การปรับปรุงความทนทานของจานแก้วและความไวในการวัดเพดานบินของหัวอ่านเขียน โดยการเคลือบด้วยคาร์บอนคล้ายเพชร

นายกรกช เพชรดี

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล คณะวิศวกรรมศาสตร์ จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย ปีการศึกษา 2553 ลิขสิทธิ์ของจุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย IMPROVEMENT OF GLASS DISK DURABILITY AND SENSITIVITY IN FLYING HEIGHT MEASUREMENT BY DIAMOND-LIKE-CARBON COATING

Mr.Korakoch Phetdee

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

A Thesis Submitted in Partial Fulfillment of the Requirements for the Degree of Master of Engineering Program in Mechanical Engineering Department of Mechanical Engineering Faculty of Engineering Chulalongkorn University Academic Year 2010 Copyright of Chulalongkorn University

หัวข้อวิทยานิพนธ์	การปรับปรุงความทนทานของจานแก้วและความไวใน
	การวัดเพดานบินของหัวอ่านเขียนโดยการเคลือบด้วย
	คาร์บอนคล้ายเพชร
โดย	นายกรกช เพชรดี
สาขาวิชา	วิศวกรรมเครื่องกล
อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์หลัก	อาจารย์ ดร.วีระยุทธ ศรีธุระวานิช

คณะวิศวกรรมศาสตร์ จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย อนุมัติให้นับวิทยานิพนธ์ฉบับนี้ เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญามหาบัณฑิต

คณบดีคณะวิศวกรรมศาสตร์

(รองศาสตราจารย์ ดร.บุญสม เลิศหิรัญวงศ์)

คณะกรรมการสอบวิทยานิพนธ์

veros

ประธานกรรมการ

(รองศาสตราจารย์ ดร.กุณฑินี มณีรัดน์)

9 M อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์หลัก

(อาจารย์ ดร.วีระยุทธ ศรีธุระวานิช)

ON MOSAG

(อาจารย์ ดร.อลงกรณ์ พิมพ์พิณ)

Yomion ลิกรองนุนท์ กรรมการภายนอกมหาวิทยาลัย

(ผู้ช่วยศาสตราจารย์ ดร.ไชยณรงค์ จักรธรานนท์)

กรกช เพชรดี: การปรับปรุงความทนทานของจานแก้วและความไวในการวัดเพดานบิน ของหัวอ่านเขียนโดยการเคลือบด้วยคาร์บอนคล้ายเพชร. (IMPROVEMENT OF GLASS DISK DURABILITY AND SENSITIVITY IN FLYING HEIGHT MEASUREMENT BY DIAMOND-LIKE-CARBON COATING) อ.ที่ปรึกษา วิทยานิพนธ์หลัก: อ.ดร.วีระยุทธ ศรีธุระวานิช, 172 หน้า

ในฮาร์ดดิสก์ เพดานบินของหัวอ่าน/เขียน (Flying height) หรือระยะห่างที่หัวอ่าน/เขียน บินเหนือแผ่นบันทึกแม่เหล็กได้ถูกออกแบบให้มีขนาดด่ำลงเรื่อย ๆ บัจจุบันมีขนาดด่ำกว่า 10 นาโนเมตรเพื่อให้สามารถบันทึกข้อมูลได้หนาแน่นมากขึ้น โดยทั่วไปเพดานบินของหัวอ่าน/ เขียนจะถูกวัดในเครื่องวัดเพดานบิน (Flying height tester) ซึ่งใช้หลักการแทรกสอดของแสง ผ่านแผ่นจานแก้วใสซึ่งมีความเรียบและตรงเป็นพิเศษ โดยในขณะทำการวัดหัวอ่าน/เขียนจะ เกิดการสัมผัสกับจานแก้วเป็นระยะ ๆซึ่งทำให้จานแก้วเกิดการสึกหรอได้ง่ายและมีอายุการใช้ งานสั้นจึงทำให้มีค่าใช้จ่ายในส่วนของจานแก้วนี้ค่อนข้างสูง ยกตัวอย่างเช่น บริษัท เวสเทิร์น ดิจิตอล (ประเทศไทย) มีค่าใช้จ่ายในส่วนของจานแก้วนี้สูงถึง 2 ล้านบาทต่อปี ดังนั้นงานวิจัยนี้ จึงมีวัตถุประสงค์หลักในการเพิ่มความทนทานของจานแก้วโดยการเคลือบผิวจานแก้วด้วยวัสดุ เคลือบแข็งประเภทคาร์บอนคล้ายเพชร (DLC: Diamond-like-carbon) ซึ่งจะส่งผลให้อายุการใช้ งานวิจัยนี้ยังได้นำเสนอการปรับปรุงความไว (Sensitivity) ในการวัดเพดานบินของหัวอ่าน/ เขียนด้วยการปรับความหนาของขั้นเคลือบผิวบนดิสก์ที่พัฒนาขึ้น

การเคลือบผิวจานแก้วจะเริ่มจากการปลูกชั้นซิลิกอนเพื่อช่วยในการยึดเกาะแล้วตาม ด้วยชั้น DLC ด้วยวิธีการ Ion beam deposition จากการทดสอบการสึกหรอ (Wear test) ของ ดิสก์ที่พัฒนาขึ้นเปรียบเทียบกับจานแก้วปกติด้วยเครื่อง Triboindentor พบว่าดิสก์ที่พัฒนาขึ้น ซึ่งประกอบด้วยชั้นซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและชั้น DLC หนา 15 นาโนเมตรสามารถลดความ ลึกของรอยขีดข่วนลงได้ถึง 92 เปอร์เซ็นต์ จากการวัดอายุการใช้งานในเครื่องวัด Flying height พบว่าดิสก์ที่พัฒนาขึ้นนั้นมีอายุการใช้งานเพิ่มขึ้นอย่างน้อย 30 เท่าเมื่อเทียบกับจานแก้ว จึง สามารถลดค่าใช้จ่ายในส่วนของจานแก้วลงได้ถึง 96 เปอร์เซ็นต์ ในการปรับปรุงความไว (Sensitivity) ได้พัฒนาดิสก์ที่ประกอบด้วย 4 ชั้น คือชั้นซิลิกอน1 หนา 1 นาโนเมตร ชั้นDLC1 หนา 55 นาโนเมตร ชั้นซิลิกอน2 หนา 3 นาโนเมตรและชั้นDLC2 หนา 25 นาโนเมตรซึ่งพบว่า ดิสก์ที่พัฒนาขึ้นมีความไวในการวัดเพดานบินเพิ่มมากขึ้นถึง 85 เปอร์เซ็นด์ในช่วงเพดานบิน ระหว่าง 0 ถึง 20 นาโนเมตรเมื่อเปรียบเทียบกับการวัดโดยใช้จานแก้วปกติ อนึ่งแนวทางนี้ได้ แสดงให้เห็นแล้วว่าสามารถเพิ่มอายุการใช้งานของจานแก้วได้อย่างมีนัยสำคัญ อีกทั้งยัง สามารถเพิ่มความไวในการวัด Flying height ได้อีกด้วย

ภาควิชา<u>วิศวกรรมเครื่องกล</u> ลายมือชื่อนิสิต<u>กกรมหาวี่</u> สาขาวิชา<u>วิศวกรรมเครื่องกล</u> ลายมือชื่อ อ.ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์หลัก *G*M ปีการศึกษา 2553

5170206021: MAJOR MECHANICAL ENGINEERING

KEYWORDS:GLASS DISK/ FLYING HEIGHT/ DIAMOND-LIKE-CARBON/ SENSITIVITY KORAKOCH PHETDEE: IMPROVEMENT OF GLASS DISK DURABILITY AND SENSITIVITY IN FLYING HEIGHT MEASUREMENT BY DIAMOND-LIKE CARBON COATING. THESIS ADVISOR: WERAYUT SRITURAVANICH, Ph.D., 172 pp

In hard disks, flying height or the spacing between the read/write head and the magnetic disk has been greatly decreased to less than 10 nm in order to achieve highdensity magnetic storage. Generally, the flying height is measured in a flying height tester using the principle of light interferometry whereas the reflected light is observed through a special glass disk which is extremely smooth and flat. Due to the intermittent contact between the head and glass disk, this characterization process easily causes the disk wear and scratches leading to short lifetime of the glass disk, thus makes this process very costive. For instance, Western digital (Thailand) spends as much as 2 million baht annually on the glass disk. Therefore, the main objective of this work is to improve the disk durability by employing a hard coating material of diamond-like-carbon (DLC) layer as the protective layer over the commercial glass disk to increase its wear resistance resulting in disk lifetime improvement. Furthermore, this work aims to improve the sensitivity in the flying height measurement by optimizing the thicknesses of the overcoat layers on the glass disk.

In the fabrication process, silicon adhesion layer and DLC protective layer were deposited on the commercial glass disk by ion beam deposition. According to a wear test performed in a triboindentor, the wear depths on the disk coated with 3-nm thick silicon and 15-nm thick DLC were reduced by 92 percents as compared to that on the glass disk. In the disk lifetime measurement performed in a flying height tester, the fabricated disk lifetime can be improved by at least 30 times as compared to that of the glass disk resulting in 96 percents of a cost reduction in the flying height measurement process. In the sensitivity improvement, the disk coated with 4 layers (silicon1: 1 nm, DLC1: 55 nm, silicon2: 3 nm and DLC2: 25 nm) was found to improve the sensitivity in the flying height measurement at a near contact (0-20nm) by 85 percents as compared to the sensitivity in the flying height measurement as a significant improvement of the sensitivity in flying height measurement.

Department: Mechanical Engineering Field of Study: Mechanical Engineering Academic Year: 2010

Student's	Signature_	n(nr	lurio	
Advisor's	Signature	9	- an-	

กิตติกรรมประกาศ

วิทยานิพนธ์ฉบับนี้สำเร็จลุล่วงได้ด้วยความช่วยเหลือในทุกๆด้านจากท่านอาจารย์ที่ ปรึกษาวิทยานิพนธ์ของผู้วิจัย อาจารย์ ดร.วีระยุทธ ศรีธุระวานิช ซึ่งได้ให้โอกาสประสิทธิ์ ประสาทวิชาความรู้และคำแนะนำต่างๆ ที่เป็นประโยชน์อย่างสูงทั้งในด้านการศึกษาและการ ดำเนินชีวิตของผู้วิจัยเหนือสิ่งอื่นใดคือท่านอาจารย์ยังได้ให้วิธีการคิดแบบวิทยาศาสตร์บริสุทธิ์ ซึ่งเป็นสิ่งที่สำคัญต่อทัศนคติของผู้วิจัยเป็นอย่างยิ่ง

ขอขอบพระคุณอาจารย์ ดร.อลงกรณ์ พิมพ์พิณ ที่ช่วยให้คำปรึกษาและข้อเสนอแนะที่ เป็นประโยชน์อย่างสูงในด้านทางการศึกษาและการทำวิจัย

ขอขอบพระคุณบริษัทเวสเทิร์น ดิจิตอล (ประเทศไทย) ที่ได้เอื้อเฟื้อข้อมูล, อุปกรณ์ และอำนวยความสะดวกในการดำเนินงานวิจัย และผู้วิจัยขอขอบพระคุณเป็นอย่างยิ่งต่อ พี่พยุง ม่วงงาม, พี่ธีระวัฒน์ แก้วมณี, พี่สนธิรัตน์ กลั่นกรอง, พี่ภูวนัย บุญหนัก และ พี่ลัชชานันท์ รักข ธรรม พี่ ๆวิศวกรบริษัทเวสเทิร์น ดิจิตอล ที่คอยช่วยเหลือให้คำปรึกษาและอำนวยความสะดวก ในการดำเนินงานวิจัยในด้านต่าง ๆ ทำให้งานวิจัยนี้สำเร็จลุล่วงได้เป็นอย่างดี

งานวิจัยนี้ได้รับทุนสนับสนุนจากศูนย์วิจัยร่วมเฉพาะทางด้านการผลิตขั้นสูงใน อุตสาหกรรมฮาร์ดดิสก์ไดร์ฟ สถาบันวิทยาการหุ่นยนต์ภาคสนาม มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระ จอมเกล้าธนบุรี ศูนย์เทคโนโลยีอิเล็กทรอนิกส์และคอมพิวเตอร์แห่งชาติ และ สำนักงานพัฒนา วิทยาศาสตร์และเทคโนโลยีแห่งชาติ ซึ่งผู้วิจัยขอขอบพระคุณไว้ ณ ที่นี้

ตลอด 3 ปีที่ผ่านมา ณ ห้องปฏิบัติการระบบเครื่องกลไฟฟ้าจุลภาคและนาโนเทคโนโลยี ผู้วิจัยได้รับกำลังใจและความเอื้ออาทรจาก เพื่อนๆ และ น้องๆ ในห้องปฏิบัติการเป็นอย่างดี ผู้วิจัยขอขอบคุณ นายกฤษณ์กร ประไพพิทยาคุณ และ น้องภากร นนทิวัฒน์วณิช ที่ร่วมฝ่าฟัน อุปสรรคตลอดการทำงานมาด้วยกัน และ ขอขอบคุณ นางสาวกิรติ์กานต์ กีรติวานิชย์ ที่เป็น กำลังใจให้กับผู้วิจัยมาตลอด

และในท้ายที่สุดนี้ ขอกราบขอบพระคุณ นายประยุทธ และ นางจินตนา เพชรดี บิดา-มารดาของผู้วิจัยที่ได้ให้การเลี้ยงดูทั้งกายและใจและให้การสนับสนุนในทุก ๆด้านมาโดยตลอด ทำให้ผู้วิจัยมีกำลังใจในการทำงานและไม่ย่อท้อต่ออุปสรรคที่เกิดขึ้น

สารบัญ

บทคัดย่อภาษาไทย	າ
บทคัดย่อภาษาอังกฤษ	ຈ
กิตติกรรมประกาศ	ዒ
สารบัญ	ช
สารบัญตาราง	
สารบัญภาพ	ĵ]
คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ	ນ
บทที่ 1 บทนำ	1
1.1 ความเป็นมาและควา <mark>ม</mark> สำคัญ	1
1.2 วัตถุประสงค์ของงานวิจัย	2
1.3 ของเขตของงานวิจัย	2
1.4 ประโยชน์ที่คาดว่าจะได้รับ	2
1.5 ขั้นตอนในการทำงานวิจัย	2
1.6 ส่วนประกอบของวิทยานิพนธ์	4
บทที่ 2 ปริทัศน์วรรณกรรม	5
2.1 ฮาร์ดดิสก์	5
2.2 การวัดระยะห่างระหว่างหัวอ่าน/เขียนและแผ่นจานแม่เหล็ก	7
2.3 คุณสมบัติของวัสดุใสและวัสดุเคลือบใส	12
2.4 วิธีการปลูก DLC ฟิล์ม	15
2.5 การวัดดรรชนีหักเหของวัสดุเคลือบใส	20

	หน้า
2.6 การวัดคุณสมบัติทางกลของฟิล์ม	25
ทที่ 3 การสร้างดิสก์ตันแบบ	31

บทที่ 3 การสร้างดิสก์ต้นแบบ	31
3.1 กระบวนการสร้างดิสก์	31
3.2 สรุปปัญหาที่เกิดขึ้นในการสร้างดิสก์	35
3.3 การทดสอบความสามารถใน <mark>การบินของหัวอ่าน/เขีย</mark> นด้วยดิสก์ตันแบบ	
บทที่ 4 การทดสอบความห <mark>นาของซิลิก</mark> อนที่มีผลต่ <mark>อการมองเห็น Pole-tip และความแข็</mark> ดิสก์	งแรงของ 39
4.1 การทดสอบความหนาของซิลิกอนที่มีผลต่อการมองเห็น Pole-tip	
4.2 การทดสอบผลขอ <mark>งซิลิกอนที่มีต่อความแข็งแรงของดิสก์</mark>	41
4.3 สรุปผลการทดสอบ	45
บทที่ 5 การวัดอายุการใช้งานข <mark>องดิสก์</mark>	46
5.1 การทดสอบวัดอายุการใช้งานโดยเครื่องวัด Flying height tester	46
5.2 การตรวจสอบรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ด้วยเครื่อง Profiler	52
5.3 การประเมินค่าใช้จ่ายที่ลดลงจากการใช้ดิสก์ที่สร้างขึ้น	57
5.4 สรุปผลการทดสอบการวัดอายุการใช้งานของดิสก์	58
บทที่ 6 การประยุกต์ใช้งานของดิสก์ในเครื่อง Flying height tester	59
6.1 การคำนวณความเข้มแสงที่สะท้อนกลับจากดิสก์	59
6.2 การหาค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ที่พัฒนาขึ้น	75
6.3 การทดสอบใช้ดิสก์ที่พัฒนาขึ้นในการวัด Flying height	86
6.4 สรุปผลการประยุกต์ใช้งานของดิสก์ในเครื่อง Flying height tester	

บทที่ 7 การปรับปรุงความไวในการวัด Flying height ของดิสก์
7.1 การวัดดรรชนี่หักเหของฟิล์มซิลิกอนและ DLC88
7.2 การปรับปรุงความไวในการวัด Flying height โดยใช้ดิสก์ที่มี 3 ชั้น92
7.3 การปรับปรุงความไวในการวัด Flying height โดยใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้น
7.4 การวัด Sensitivity โดยใช้เครื่องวัด Flying height118
7.5 สรุปผลการ Optimize <mark>sensitivity</mark> ในการวัด Flying height โดยการเคลือบผิวดิสก์ด้วย
ซิลิกอนและ DLC
บทที่ 8 สรุปผลงานวิจัย
รายการอ้างอิง
ภาคผนวก135
ภาคผนวก ก การคำนวณก <mark>ารแทรกสอดของแสงใน</mark> ฟิล์มบาง
ก.1 ฟิล์มบางบน Substrate136
ก.2 ฟิล์มหลายชั้นบน Substrate139
ก.3 การแทรกสอดของแสงในการวัด Flying height โดยใช้ดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนและ
DLC
ภาคผนวก ข ชุดคำสั่งของโปรแกรมที่ประดิษฐ์ขึ้นโดยใช้ Matlab เพื่อใช้ในการคำนวณ144
ข.1 โปรแกรมเพื่อ Fitting หาค่าดรรชนีหักเหของดิสก์จากค่าความเข้มแสงที่ได้จากการวัด
ข.2 โปรแกรมเพื่อ Optimize sensitivity โดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของซิลิกอนและ
DLC
ข.3 โปรแกรมเพื่อวิเคราะห์ Sensitivity ที่ได้จากโปรแกรม ข.2
ข.4 โปรแกรมเพื่อ Fitting ความเข้มแสงที่ได้จากการวัดเพื่อหาความหนาของฟิล์ม และ
คำนวณ Sensitivity ที่ได้จากความหนานั้น162
ประวัติผู้เขียนวิทยานิพนธ์

ฌ

สารบัญตาราง

ตารางที่ หน้า
2.1 วัสดุและความแข็งแรงของวัสดุโปร่งใสและจานแก้ว14
2.2 ความแข็งแรงของวัสดุเคลือบใส15
3.1 พารามิเตอร์ต่าง ๆที่ใช้ในกระบวน <mark>การปลูกฟิล์ม</mark>
5.1 พารามิเตอร์ต่างๆที่ถูกปรับใน Critical condition
5.2 เปรียบเทียบค่าใช้จ่ายในการวัด Flying height ระหว่างจานแก้วและดิสก์ที่เคลือบผิวด้วย ซิลิกอนและ DLC
6.1 ดรรชนีหักเหของวัส <mark>ดุที่ใช้ในการคำนวณ</mark>
6.2 พารามิเตอร์ที่ใช้ในการค <mark>ำ</mark> นวณ
6.3 ตัวอย่างของการคำนวณพารามิเตอร์ต่าง ๆที่ความยาวคลื่น 450 นาโนเมตร
6.4 ค่าความเข้มแสง Max, Min และที่วัดได้ (Measure) จากจานแก้ว
6.5 ค่าความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ของจานแก้ว
6.6 ค่าความเข้มแสง Max, Min และที่วัดได้ (Measure) จากการใช้ดิสก์ที่มีซิลิกอน 1 นาโน เมตรและ DLC 15 นาโนเมตรในการทดสอบ (โดยใช้ค่า Flying height ที่วัดจากจานแก้ว)71
6.7 ค่าความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ของดิสก์ที่มีซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร72
6.8 ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ให้การ Fitting ดีที่สุดโดยใช้ข้อมูลที่ได้จากการวัด79
6.9 ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ให้การ Fitting ดีที่สุดโดยใช้ข้อมูลที่ได้จากการวัด (กำหนดให้ค่า n ของดรรชนีหักเหลัพธ์มากกว่า 1.1เป็นต้นไป)81

6.10 เปรียบเทียบค่า Flying height ที่วัดได้บนจานแก้วกับที่วัดได้บนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 นา
โนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร ที่ใช้ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ Fitting จากข้อมูลการวัดโดย
กำหนดให้ค่า n มากกว่า 1.182
6.11 ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์และระยะเลื่อน Flying height ที่ให้การ Fitting ดีที่สุดโดยใช้ข้อมูลจาก วัด
6.12 เปรียบเทียบค่า Flying height ที่วัดได้บนจานแก้วกับที่วัดได้บนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 นา โนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร ที่ใช้ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ Fitting จากข้อมูลการวัดที่เลื่อนค่า Flying height ไป 19 นาโนเมตร
7.1 ดรรชนีหักเหของวัสดุที่ใช้ในการคำนวณเพื่อการ Optimize sensitivity
7.2 พารามิเตอร์ที่ใช้ในการ Optimize sensitivity ของดิสก์ที่มี 3 ชั้น
7.3 พารามิเตอร์ที่ใช้ในการ Optimize sensitivity ของดิสก์ที่มี 5 ชั้น
7.4 ค่าเฉลี่ยของความเข้มแสง Max, Min และที่วัดได้ (Measure) จากการใช้ดิสก์ที่มี 3 ชั้นโดย มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตรในการทดสอบ (โดยใช้ค่าเฉลี่ย Flying height ที่วัดจากจานแก้ว)
7.5 ค่าเฉลี่ยความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ของดิสก์ที่มี 3 ชั้นโดยมีความหนา ซิลิกอน 1 นาโนเมตร และ DLC 77 นาโนเมตร120
7.6 ค่าความเข้มแสง Max, Min และที่วัดได้ (Measure) จากการใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยมีความ หนา Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตรในการทดสอบ (โดยใช้ค่า Flying height ที่วัดจากจานแก้ว)
7.7 ค่าเฉลียความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยมีความหนา
Si ₁ 1, DLC ₁ 55, Si ₂ 3 และ DLC ₂ 25 นาโนเมตร124
7.8 สรุปผลความไวในการวัด Flying height (Sensitivity) ที่เพิ่มขึ้นของดิสก์ที่สร้างขึ้นตามผล
การ Optimize

สารบัญภาพ

รูปที่ หน้	'n
2.1 ส่วนประกอบของฮาร์ดดิสก์ [9]	6
2.2 หัวอ่าน/เขียนที่บินอยู่เหนือแผ่นจานแม่เหล็ก [10]	6
2.3 ไดอะแกรมแสดงถึง Flying height หรือความสูง (h) ที่หัวอ่าน/เขียนบินอยู่เหนือแผ่นจาน แม่เหล็ก [13]	7
2.4 ไดอะแกรมของเครื่องวัด Flying height แบบ intensity interferometry	8
2.5 ลักษณะการสะท้อนข <mark>องแสงที่รอยต่อระหว่างหัวอ่าน/เขียนแ</mark> ละจานแก้ว	8
2.6 กราฟแสดงความสัมพันธ์ระหว่าง Flying height กับ อัตราส่วนความเข้มแสง [6]1	0
2.7 ไดอะแกรมของเครื่องวั <mark>ด</mark> Flying height DFHT5 ของบริษัท KLA-Tencor [15]	1
2.8 ไดอะแกรมในแปลงค่าความเข้มแสงเป็นค่า Flying height โดยใช้หลักการ Three wavelength inteferometry [15]	2
2.9 ไดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี Sputtering [20]1	6
2.10 ใดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี Ion beam deposition [20]	7
2.11 ใดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี Filtered cathodic vacuum arc [20]	9
2.12 ไดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี Plasma enhanced chemical vapour deposition [26]2	20
2.13 ลักษณะต่างๆของ Polarization โดยที่ a) คือ Linear polarization b) คือ Circularly polarization และ c) คือ Elliptical polarization [30]2	21
2.14 การสะท้อนของ p- และ s-polarization [31]2	2
2.15 ความหมายของตัวแปลต่างๆที่ใช้ในสมการที่ (2.5) ถึง (2.8) [30]	3

2.16 ลักษณะของ Ellipsometry ทั่วไป [30]24
2.17 แผนผังการวิเคราะห์ข้อมูลของ Ellipsometry [30]25
2.18 Nested crack ที่เกิดขึ้นจากการใช้วิธี Microindentator บนฟิล์ม DLC [20]
2.19 ความสัมพันธ์ระหว่างแรงที่ใช้ก <mark>ดกับความลึกข</mark> องรอยกดของ DLC หนา 100 นาโนเมตรที่
ปลูกด้วยวิธีต่างๆบนซิลิกอน <mark>Substrate</mark> และซิลิกอน Substrate [26]
2.20 กราฟความสัมพันธ์ข <mark>องสัมประสิทธิ์แรงเสียดทานกับแรง</mark> กดและรูปร่างของพื้นผิวที่เกิด
ความเสียหายของฟิล์ม DLC หนา 20 นาโนเมตรที่ปลูกด้วยวิธีที่แตกต่างกันบนซิลิกอน
Substrate [26]
2.21 ใดอะแกรมกลไกการเกิดความเสียหายของฟิล์ม DLC (a) ฟิล์มเสียรูปร่างเนื่องจากการขูด (b) เกิดเศษของฟิล์มขึ้นเนื่องจากการขด (c) ฟิล์มเกิดการลอกออกจาก Substrate (d) เกิดฟิล์ม
Breakdown ขึ้นเนื่องจากฟิล์มเกิดรอยแตกขึ้น [26]
2.22 ข้อมูลกดทดสอบ Wear บนฟิล์ม DLC ที่ปลูกด้วยวิธีที่แตกต่างกัน ความหนาฟิล์มในแถว เดียวกันจะเท่ากัน โดยที่แต่ละกราฟจะแสดงความลึกของรอยขีดข่วนและสัมประสิทธิ์ของความ เสียดทาน [26]
3.1 ขั้นตอนในการปลูกฟิล์มและลักษณะของดิสก์หลังจากผ่านกระบวนการปลูกฟิล์ม
3.2 ป็นในโตรเจน (ซ้าย), ใช้ปืนในโตรเจนเป่าสิ่งสกปรกออกจากผิวของจานแก้ว (ขวา)33
3.3 ขณะนำดิสก์ใส่เข้าไปในเครื่อง RF-load lock เพื่อทำการปลูกฟิล์ม
3.4 จานแก้วก่อนและหลังผ่านกระบวนการปลูกฟิล์ม34
3.5 ABS หลังการทดสอบของดิสก์ที่มี DLC (ซ้าย), จานแก้วธรรมดา (ขวา) ซึ่งวงกลมแสดงให้
เห็นถึงเศษของ DLC ที่มาเกาะกับ ABS

3.6 รอยขีดข่วนที่เกิดบนดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนแต่มีชั้นของฟิล์ม DLC บางเกินไป (ซ้าย)
ภาพถ่ายของรอยขีดข่วนจากกล้องจุลทรรศน์ที่กำลังขยาย 40 เท่า (ขวา)
3.7 แสดงตำแหน่งของ Pole-tip บน ABS (ซ้าย) Pole-tip ของจานแก้วทั่วไป (ขวาบน) Pole-tip
ของดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนหนาเกินไป (ขวาล่าง)
4.1 แสดงความชัดเจนของ Pole-tip บน ABS เมื่อทดสอบด้วยจานแก้วและดิสก์ที่มีความหนา
ซลกอนแตกตางกน แถวบนจากซายไปขวาคอจานแกว, ดสกทมซลกอนหนา 1 และ 3 นาเน
เมตร แถวล่างจากซ้ายไปขวาคือ ดีสก์ที่มีซีลีกอนหนา 5, 7 และ 9 นาโนเมตร41
4.2 เครื่องวัด Triboindentor รุ่น TI-900 ของบริษัท Hysistron42
4.3 หัวกดเพชรปลายแห <mark>ลมชนิด Cube corner</mark> ที่มีรัศมีของหัวกด 100 นาโนเมตร [42]42
4.4 ภาพของรอยขีดข่วนบ [ุ] นดิสก์ที่ทำการทดสอบทั้งหมด44
4.5 ความสัมพันธ์ของความลึกของ <mark>รอยขีดข่วนกับควา</mark> มหนาของซิลิกอนโดยที่เส้นประแสดงถึง
ความลึกของรอยขีดข่วนบนจานแก้ว
5.1 ไดอะแกรมของพารามิเตอร์ต่าง ๆที่เกี่ยวข้องกับการปรับ IPS47
5.2 ใดอะแกรมของมุม Skew หรือมุมที่หัวอ่าน/เขียนวางตัวเบี่ยงเบนจากเส้นรัศมีของดิสก์48
5.3 ไดอะแกรมของระยะความสูง Z-height ซึ่งก็คือระยะห่างระหว่างที่ยึดหัวอ่านเขียน (Fixture) และดิสก์
5.4 ผลการทดสอบอายุการใช้ของจานแก้วเปรียบเทียบกับดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนหนา 3 นา
โนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตร51
5.5 ลักษณะ ABS ของหัวอ่าน/เขียน (ซ้าย) ABS ที่วัดด้วยจานแก้วที่เมื่อเวลาผ่านไป 50 วินาที
(ขวา) ABS ที่วัดด้วยดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรที่เวลา 1800 วินาที

5.6 ผิวหน้าของดิสก์หลังจากทำการวัดอายุการใช้งาน (บน) พบรอยขีดข่วนอย่างชัดเจนบนจาน
แก้ว (ล่าง) รอยขีดข่วนบนดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร52
5.7 เครื่อง Profiler โมเดล P. 16+ ของบริษัท KLA-Tencor53
5.8 รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนจานแก้วซึ่งมีขนาดประมาณ 400 ไมโครเมตรที่ได้จากการมองผ่าน
กล้อง CCD ของเครื่อง Profiler โดยแสดงผลในสเกล 100 ใมโครเมตร54
5.9 รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบน <mark>ดิสก์ที่มีซิลิก</mark> อน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรซึ่งมีขนาด
ประมาณ 18 ไมโครเมตรที่ได้จากการมองผ่านกล้อง CCD ของเครื่อง Profiler โดยแสดงผลใน
สเกล 100 ไมโครเมตร
5.10 ภาพของรอยขีดข่ว <mark>นที่เกิดขึ้นบนแก้วบนบริเวณที่ทำการวัด</mark> 56
5.11 ภาพของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นา
โนเมตร
5.12 ภาพตัดขวางของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนแก้วบนบริเวณที่ทำการวัดโดยมีความลึกของรอย มีอย่างเพิ่มจิอขึ้นถือ 1 ในโอรเนตร
าดเกาหม่ายแต่เกษตรมดา เทาย่าวเทต่ว
5.13 ภาพตัดขวางของร <mark>อย</mark> ขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ที่มีซิลิกอน <mark>ห</mark> นา 3 นาโนเมตรและ DLC56
หนา 15 นาโนเมตรโดยมีความลึกของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นคือ 10 นาโนเมตร
6.1 แบบจำลองในการคำนวณและลักษณะการสะท้อนของแสงของดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนและ
DLC เมื่อนำไปใช้ในเครื่องวัด Flying height60
6.2 ขั้นตอนในการวัดดรรชนี่หักเหของฟิล์มซิลิกอนและ DLC60
6.3 ขั้นตอนการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอน การสร้างแบบจำลองของชิ้นงานที่ใช้ในการวัด
และเลือกโมเดลที่ใช้ในการวิเคราะห์ (a), ผลการ Fitting ของ Psi และ Delta ที่ได้จากการวัด
และจากการคำนวณโดยใช้โมเดล Cauchy (b), ดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนที่แปลงมาจากผล
การ Fitting (c)62

6.4 ขั้นตอนการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์ม DLC การสร้างแบบจำลองของชิ้นงานที่ใช้ในการวัด และเลือกโมเดลที่ใช้ในการวิเคราะห์ (a), ผลการ Fitting ของ Psi และ Delta ที่ได้จากการวัด
และจากการคำนวณโดยใช้โมเดล Cauchy (b), ดรรชนี่หักเหของฟิล์ม DLC ที่แปลงมาจากผล การ Fitting (c)
6.5 ความสัมพันธ์ระหว่างความเข้มแสง <mark>กับ Flying height ทั้ง 3 ความยาวคลื่นซึ่งคำนวณจาก</mark> สมการที่ (6.7) ที่ Normalize ให้ความเข้มแสงอยู่ในช่วง 0 ถึง 2
6.6 ตำแหน่งที่ทำการวัด Flying height บน ABS โดยที่กระบวนการวัดปกติแสดงด้วยจุดสีแดง ส่วนตำแหน่งที่ใช้ในการท <mark>ดสอบนี้แสดงด้วยจุดสีน้ำเงิน (จากบน</mark> ไปล่าง TAE_1, TAE_2,
TAE_3 และ TAE_4)
6.7 ผลการวัด Flying height บนจานแก้ว (ไมโครนิ้ว) โดยใช้ค่าดรรชนีหักเหของจานแก้ว69
6.8 ค่าความเข้มแสง Max แ <mark>ละ Min ที่ได้จากการ</mark> Calibration ของตำแหน่ง TAE_1โดยใช้ดิสก์
ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโน <mark>เมตรและ DLC 15 นาโนเมต</mark> ร70
6.9 ค่าความเข้มแสงที่อ่านได้ที่ตำแหน่ง TAE_1 โดยใช้ดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตร
และ DLC 15 นาโนเมตร70
6.10 เส้นโค้งความเข้มแสงของจานแก้วจากการคำนวณทางทฤษฎีโดยใช้ค่าดรรชนีหักเหของ
จานแก้วเปรียบเทียบกับค่าความเข้มแสงที่ได้จากการวัด
6.11 เปรียบเทียบข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดกับผลจากการคำนวณทางทฤษฎีของดิสก์
ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร73
6.12 ผลการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดกับการคำนวณทางทฤษฎีโดยการ
เปลี่ยนแปลงความหนาของซิลิกอนและ DLC ซึ่งดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 0.65 นาโนเมตรและ
DLC 11.3 นาโนเมตรให้ผลการ Fitting ที่ดีที่สุด74
6.13 แบบจำลองในการคำนวณที่เครื่องวัด Flying height ใช้ในการสร้าง Theory curve ซึ่งจะ
พิจารณาดิสก์เสมือนมีชั้นเดียว76

6.14 ความสัมพันธ์ระหว่างความเข้มแสงกับ Flying height ที่คำนวณจากสมการที่ (6.9) ซึ่ง กำหนดให้ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ของทั้ง 3 ความยาวคลื่นเป็น 1+0.01i
6.15 ตัวอย่างค่าความแตกต่างของค่า Flying height ที่ความเข้มแสงเดียวกันที่จะใช้เป็น เงื่อนไขในการ Fitting
6.16 เส้นโค้งความเข้มแสงของดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโน เมตรจากการคำนวณทางทฤษฎีโดยใช้ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ดังที่แสดงไว้ในตารางที่ 6.8 ที่ได้ จากการ Fitting ด้วยข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัด
6.17 ข้อความแสดง Error ขณะที่ทำการ Calibration ที่ตำแหน่ง TAE_4
6.18 เส้นโค้งความเข้มแสงของดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร จากการคำนวณทางทฤษฎีโดยใช้ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ดังที่แสดงไว้ในตารางที่ 6.9 ที่ได้จากการ Fitting ด้วยข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัด โดยกำหนดให้ค่า n ของดรรชนีหักเหมากกว่า 1.1 เป็นต้นไป
6.19 เปรียบเทียบระหว่างค่า Flying height (ไมโครนิ้ว) ที่วัดได้บนจานแก้วกับค่า Flying height ที่วัดได้บนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรที่ใช้ค่าดรรชนีหัก เหลัพธ์ในตารางที่ 6.9
6.20 ไดอะแกรมขั้นตอนการหาดรรชนีหักเหลัพธ์ที่สามารถนำไปใช้ในการวัด Flying height ได้ อย่างถูกต้อง (a) ค่า Flying height ที่วัดได้จากจานแก้ว, (b) ค่าความเข้มแสงที่ได้จากการวัด ตามตำแหน่งที่กำหนด, (c) ค่าความเข้มแสงที่ Normalize แล้ว, (d) การกำหนดจุดความเข้ม แสงที่ Normalize แล้วลงบนกราฟ, (e) การเลื่อนระยะ Flying height ของข้อมูลความเข้มแสง และ (f) ผลการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่เปลี่ยนแปลงระยะเลื่อน Flying height ไป 0 ถึง 20 นาโนเมตรโดยกำหนดให้ n มากกว่า 1.1 และไม่มีค่า k
6.21 เปรียบเทียบระหว่างค่า Flying height (ไมโครนิ้ว) ที่วัดได้บนจานแก้ว (ซ้าย) กับค่า Flying height ที่วัดได้บนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรที่ใช้ค่า ดรรชนีหักเหตารางที่ 6.11 (ขวา)

รูปที่ หน้า
7.1 ฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่ปลูกบนซิลิกอนเวเฟอร์ที่มีชั้นของ SiO ₂
7.2 ขั้นตอนการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์ม DLC การสร้างแบบจำลองของชิ้นงานที่ใช้ในการวัด และเลือกโมเดลที่ใช้ในการวิเคราะห์ (a), ผลการ Fitting ของ Psi และ Delta ที่ได้จากการวัด และจากการคำนวณโดยใช้โมเดล Tauc-Lorentz (b), ดรรชนีหักเหของฟิล์ม DLC ที่แปลงมา จากผลการ Fitting (c)
7.3 ขั้นตอนการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอน การสร้างแบบจำลองของชิ้นงานที่ใช้ในการวัด และเลือกโมเดลที่ใช้ในการวิเคราะห์ (a), ผลการ Fitting ของ Psi และ Delta ที่ได้จากการวัด และจากการคำนวณโดยใช้โมเดล Tauc-Lorentz (b), ดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนที่แปลงมา จากผลการ Fitting (c)
7.4 ลักษณะของดิสก์ที่มี 3 ชั้นที่จะใช้ในการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height โดย การเปลี่ยนแปลงความหนาของชั้นฟิล์มซิลิกอนและ DLC
 7.5 ไดอะแกรมการวัด Flying height ของเครื่อง flying height tester โดยใช้จานแก้วแบบปกติ ซึ่งในการคำนวณจะใช้ดิสก์ที่มี 3 ชั้นแทนจานแก้ว ซึ่งการสะท้อนของแสงจะซับซ้อนกว่ามาก 94 7.6 แบบจำลองของดิสก์ที่มี 3 ชั้นที่ใช้ในการคำนวณเพื่อปรับปรุง Sensitivity ในการวัด Flying height โดยที่ d₁, d₂, และ d₃ คือความหนาของ Si, DLC และ Flying heightตามลำดับโดยวัสดุ
ที่ใช้ทำ Slider คือ AlTiC
 7.7 ตวอยางของความสมพนธระหวางความเขมแสงและ Flying height ทไดจากการค้านวณ ของดิสก์ที่มีความหนาของ Si และ DLC 1 นาโนเมตร
7.8 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์มี 3 ชั้นโดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของ ซิลิกอนและ DLC ซึ่งแสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้ว
7.9 ลักษณะของดิสก์ที่จะใช้ในการปรับปรุง Sensitivity ในการวัด Flying height ที่ประกอบด้วย ฟิล์ม DLC เพียงอย่างเดียว

ମ

7.10 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มีชั้นของ DLC เพียงอย่างเดียว โดยที่ค่า
Sensitivity ที่มากที่สุดคือ 24.32% ที่ความหนา DLC 105 นาโนเมตร
7.11 ลักษณะเส้นโค้งความเข้มแสงที่เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ของดิสก์ที่มี DLC 88 นา
โนเมตร
7.12 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์มี 3 ชั้นโดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของ
ซิลิกอนและ DLC ซึ่งแสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้ว โดยกำหนดขอบเขตของ
DLC ที่ 100 นาโนเมตร
7.13 ลักษณะเส้นโค้งคว <mark>ามเข้มแสงที่เป็น</mark> ฟังก์ชั่นของ Flying height ของดิสก์ที่มีซิลิกอน 1 นา
โนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร101
7.14 ดิสก์ที่มีความหนา DLC 88 นาโนเมตรซึ่งเกิดการหลุดลอกของฟิล์ม DLC ซึ่งบริเวณที่เกิด
การหลุดลอกของ DLC เมื่อเช็ดฟิล์ม DLC ออกจะลักษณะใสเหมือนจานแก้ว
7.15 ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร
7.16 ลักษณะของดิสก์ <mark>ที่มี 5 ชั้นที่จะใช้ในการ Optimize sensitivity</mark> ในการวัด Flying height
โดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของชั้นฟิล์ม Si ₁ , DLC ₁ , Si ₂ และ DLC ₂
7.17 ไดอะแกรมการวัด Flying height ของเครื่อง flying height tester โดยใช้จานแก้วแบบปกติ
ซึ่งในการคำนวณจะใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้นแทนจานแก้วซึ่งการสะท้อนของแสงจะซับซ้อนกว่ามาก105
7.18 แบบจำลองของดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่ใช้ในการคำนวณเพื่อปรับปรุง Sensitivity ในการวัด
Flying height โดยที่ d ₁ , d ₂ , d ₃ , d ₄ และ d ₅ คือความหนาของ Si ₁ , DLC ₁ , Si ₂ , DLC ₂ และ Flying
heightตามลำดับโดยวัสดุที่ใช้ทำ Slider คือ AlTiC106
7.19 ตัวอย่างของความสัมพันธ์ระหว่างความเข้มแสงและ Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่มี
ความหนาของ Si ₁ , DLC ₁ , Si ₂ และ DLC ₂ 1 นาโนเมตร108

7.28 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่ช่วงความหนาที่สนใจคือ Si₁ 0
ถึง 2 และ Si ₂ 2 ถึง 4 นาโนเมตร แส <mark>ดงผลเป็นเปอ</mark> ร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วโดยกำหนดให้
ความหนา DLC ₁ และ DLC ₂ เท่า <mark>กับ 55 และ 25 นาโนเมตร</mark> 116
7.29 ลักษณะเส้นโค้งความเข้มแสงที่เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ของดิสก์ที่มี Si ₁ 1, DLC ₁
55, Si ₂ 3 และ DLC ₂ 25 นาโนเมตร116
7.30 ดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่เคลือบด้วยชั้นฟิล์มซิลิกอนและ DLC สลับกันซึ่งมีความหนาดังนี้ Si 1.
DIC 55 St 2 Hav DIC 25 Halans
$DLC_1 55, SI_2 5$ LN2 $DLC_2 25$ L ILLEW 17.
7.31 ตำแหน่งบน ABS ที่ใช้ทำการวัด Flying height และความเข้มแสงเพื่อทดสอบ Sensitivity
(จากบนไปล่าง TAE_1, TAE_2, TAE_3 และ TAE_4)
CONTRACT OF CONTRACT.
7.32 เปรียบเทียบข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและการคำนวณทางทฤษฎีโดยใช้ความ
หนาของดิสก์คือซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร
7.33 ผลการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดกับการคำนวณทางทฤษฎีโดยการ
เปลี่ยนแปลงความหนาของซิลิกอนและ DLC ซึ่งดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 0.57 นาโนเมตรและ
DIC 71 นาโนเมตรให้ผลการ Fitting ที่ดีที่สุด 122
7.34 การเปรียบเทียบความชั้นของเส้นโค้งความเข้มแสงซึ่งเป็นฟังก์ชั่นของ Flying height .123
ของทุกความยาวคลื่นระหว่างจานแก้ว (ซึ่งแสดงด้วยเส้นประ) กับดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน
0.57 นาโนเมตรและ DLC 71 นาโนเมตร
7.35 การเปรียบเทียบข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและการคำนวณทางทฤษฎีโดยใช้
ความหนาของดิสก์คือ Si ₁ 1, DLC ₁ 55, Si ₂ 3 และ DLC ₂ 25 นาโนเมตร

7.36 เปรียบเทียบความชั้นของเส้นโค้งความเข้มแสงซึ่งเป็นฟังก์ชั้นของ Flying height 126
ของทุกความยาวคลื่นระหว่างจานแก้ว (ซึ่งแสดงด้วยเส้นประ) กับดิสก์ที่มีความหนาของ Si ₁ 1,
DLC_1 55, SI_2 5 11 R_2 DLC_2 25 14 II 14 14 14 14 14 14 12 12 12 12 12 12 12 12 12 12 12 12 12
ก.1 การแทรกสอดของแสงในฟิล์มบาง [27]136
ก.2 แบบจำลองการแทรกสอดของแสงระหว่างชั้นตัวกลาง อากาศ ฟิล์มบาง
และ Substrate [27]
ก.3 วิธีการคำนวณการแทรกสอดของแสงในฟิล์มที่มีหลายชั้น [27] 139
n.4 แบบจำลองการสะท้อนของแสงในการวัด Flying height ด้วยจานแก้วที่เคลือบด้วยซิลิกอน
ແລະ DLC
ก.5 แบบจำลองการวัด Flying height หลังจากยุบรวมชั้นตัวกลางที่ 3 และ 4
ก.6 แบบจำลองการวัด Flying height หลังจากยุบรวมชั้นตัวกลางที่ 2 และ 3, 4
ก.7 แบบจำลองการวัด Flying height หลังจากยุบรวมชั้นตัวกลางที่ 1 และ 2, 3, 4
ข.1 Flowchart ของโปรแกรมที่ ข.1144
ข.2 Flowchart ของโปรแกรมที่ ข.2152
ข.3 Flowchart ของโปรแกรมที่ ข.3157

คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ

d_{i}	ความหนาของชั้นตัวกลางต่างๆ
I_0	ความเข้มแสงจากแหล่งกำเนิดแสง
I_{c}	ความเข้มแสงที่สะท้อนกลับมาจากดิสก์ที่พิจารณาเป็นวัตถุชั้นเดียว
I_{s}	ความเข้มแสงที่สะท้อนกลับมาจากดิสก์ที่มีหลายชั้น
k	ส่วนจำนวนเชิงซ้อนของดรรชนี่หักเห (Extinction coefficient)
n	ส่วนจำนวนจริงของดรรชนี่หักเห (Refractive index)
r _{ij}	สัมประสิทธิ์ก <mark>ารสะท้อนของแสงที่เดินทา</mark> งผ่านตัวกลาง <i>i</i> และสะท้อนกลับมา
	จากตัวกลาง j
r_{ijk}	สัมประสิทธิ์การสะท้อนของแสงที่เดินทางผ่านตัวกลาง <i>i</i> และสะท้อนกลับมา
	จากตัวก <mark>ลางของ</mark> j และ k ที่ยุบรวมกัน
อักษรกรีก	
0	I did INI A I Ž Z .

eta_i	เฟสของแสงที่เปลี่ยนแปลงไปจากการเดินทางผ่านชั้นตัวกลาง	i
λ	ความยาวคลื่นของแสง	

อักษรย่อ

ABS	Air Bearing Surface
DLC	Diamond Like Carbon
IPS	Inches Per Second

บทที่ 1

บทนำ

1.1 ความเป็นมาและความสำคัญ

ในอุตสาหกรรมฮาร์ดดิสก์จะมีกระบวนการวัด Flying height ซึ่งคือระยะที่หัวอ่าน/เขียน บินอยู่เหนือแผ่นจานแม่เหล็กซึ่งพารามิเตอร์นี้มีความสำคัญมากเนื่องจากการที่ฮาร์ดดิสก์จะ สามารถอ่านหรือเขียนได้ขึ้นอยู่กับพารามิเตอร์นี้ซึ่งในปัจจุบันค่า Flying height มีค่าอยู่ที่ 8 ถึง 50 นาโนเมตรซึ่งในอนาคตมีแนวโน้มว่าจะลดลงเนื่องจากต้องการเพิ่มความหนาแน่นของข้อมูล บนแผ่นจานแม่เหล็ก [1-4] เมื่อระยะท่างระหว่างหัวอ่าน/เขียนและแผ่นจานแม่เหล็กนั้นใกล้กัน มากการสัมผัสหรือชนกันของหัวอ่าน/เขียนและแผ่นจานแม่เหล็กนั้นใกล้กัน การทำงานของฮาร์ดดิสก์เพราะจะทำให้อายุการใช้งานของฮาร์ดดิสก์ลดลงดังนั้นจึงจำเป็นต้องมี การวัด Flying height ทั้งในขั้นตอนการพัฒนาและขั้นตอนการผลิต [5] ซึ่งจะวัดโดยใช้เครื่อง Flying height tester ซึ่งการวัดระยะระหว่างหัวอ่าน/เขียนกับแผ่นบันทึกด้วยเครื่องวัด จะต้อง ใช้จานแก้วพิเศษ (Glass disk) [6] ซึ่งมีราคาแพง (300 – 500 เหรียญสหรัฐฯต่อชิ้น)

โดยที่ในการวัด Flying height หัวอ่าน/เขียนจะบินอยู่เหนือจานแก้วซึ่งระยะระหว่าง หัวอ่าน/เขียนกับจานแก้ว (Flying height) นั้นใกล้กันมากทำให้เกิดการชนหรือสัมผัสกันระหว่าง หัวอ่าน/เขียนและจานแก้วซึ่งเป็นผลให้จานแก้วสึกหรอและเกิดรอยขีดข่วนได้ง่ายซึ่งรอยขีดข่วน ที่เกิดขึ้นบนจานแก้วนั้นจะทำให้การวัด Flying height คลาดเคลื่อนจึงจำเป็นต้องเปลี่ยนจาน แก้ว [7] เพราะเหตุนี้จึงทำให้มีค่าใช้จ่ายของจานแก้วในการวัด Flying height สูงถึง 2 ล้านบาท ในแต่ละปี (เฉพาะที่บริษัทเวสเทิร์น ดิจิตอล (ประเทศไทย)) ดังนั้นจึงเห็นว่าถ้าสามารถเพิ่มอายุ การใช้งานของจานแก้วได้ก็จะสามารถลดค่าใช้จ่ายในการวัด Flying height และลดการนำเข้า จานแก้วจากต่างประเทศได้ จึงเป็นที่มาของงานวิจัยโดยมีจุดมุ่งหมายที่จะเพิ่มอายุการใช้งาน ของจานแก้วโดยเสนอแนวทางในการเพิ่มอายุการใช้งานของจานแก้วโดยการใช้วัสดุที่แข็งแรง กว่าจานแก้ว [7] หรือเคลือบผิวจานแก้วมีอายุการใช้งานเพิ่มขึ้น และสามารถลดค่าใช้จ่ายในการวัด Flying height ลงได้ โดยที่วิธีการเพิ่มอายุการใช้งานด้วยวิธีการเคลือบผิวจานแก้วด้วยวัสดุ เคลือบผิวที่มีความแข็งแรงนั้นถ้าสามารถเลือกความหนาของชั้นของวัสดุที่นำมาเคลือบผิวได้ อย่างเหมาะสมยังจะส่งผลต่อการเพิ่มความไว (Sensitivity) ในการวัด Flying height ได้อีกด้วย

1.2 วัตถุประสงค์ของงานวิจัย

- เพื่อศึกษาแนวทางในการปรับปรุงอายุการใช้งานของจานแก้วในเครื่อง Flying height tester โดย การใช้วัสดุเคลือบผิวเพื่อเพิ่มความแข็งแรง
- 2. ศึกษาผลของการเคลือบผิวจานแก้วที่มีต่อความไวในการวัด Flying height

1.3 ของเขตของงานวิจัย

- สร้างดิสก์ตันแบบโดยการเคลือบด้วยวัสดุที่มีความแข็งแรงเช่น DLC ด้วยวิธี Ion beam deposition
- ประเมินผลของดิสก์ตันแบบโดยการตรวจสอบคุณลักษณะในด้านต่าง ๆเช่น อายุ การใช้งาน ดรรชนีหักเห และการนำไปใช้งานจริงเป็นตัน
- การพัฒนาจานแก้วที่มีความไว (Sensitivity) ในการวัด Flying height เพิ่มขึ้นโดย การ Optimization ความหนาของฟิล์มที่นำมาเคลือบ

1.4 ประโยชน์ที่คาดว่า<mark>จะได้รับ</mark>

- สามารถลดตั้นทุนของบริษัทผู้ผลิตฮาร์ดดิสก์ไดร์ฟในส่วนของจานใสที่ใช้ในเครื่อง
 Flying height tester ลงได้และสามารถลดจำนวนครั้งที่ใช้ในการเปลี่ยนจานแก้ว
- สามารถเพิ่มความไวของเครื่องวัดได้จากการเคลือบจานแก้วด้วยวัสดุที่นำมา เคลือบที่มีความหนาที่เหมาะสม

1.5 ขั้นตอนในการทำง<mark>าน</mark>วิจัย

1.5.1 การศึกษาแนวทางการเพิ่มอายุการใช้งานของจานแก้ว

ทำการศึกษาแนวทางต่างๆที่สามารถเพิ่มอายุการใช้งานของจานแก้วได้เช่น การเลือก วัสดุที่มีความแข็งแรงและโปร่งใสมาเคลือบจานแก้วและเปรียบเทียบข้อดีข้อเสียและ เลือกใช้วัสดุที่เหมาะสมที่สุด

1.5.2 การพัฒนากระบวนการในการสร้างดิสก์ต้นแบบ

ทำการศึกษาและพัฒนากระบวนการในการสร้างดิสก์ตันแบบที่สามารถสร้างดิสก์ที่ใช้ งานได้ โดยทำการปรับเปลี่ยนกระบวนการตามผลการทดสอบจากการนำดิสก์ไปใช้งาน ในเครื่องวัด Flying height 1.5.3 การวัดดรรชนีหักเหและความหนาของฟิล์มเพื่อคำนวณอัตราการปลูกฟิล์ม ทำการแยกปลูก DLC และซิลิกอนฟิล์มบนเวเฟอร์ซิลิกอนจากนั้นทำการวัดความหนา ของฟิล์มด้วยเครื่อง Atomic force microscope และวัดดรรชนีหักเหของแต่ละฟิล์มด้วย เครื่อง Ellipsometer

1.5.4 การทดลองเคลือบผิวจานแก้วด้วย DLC ความหนาต่าง ๆแล้วทดสอบการบิน ของหัวอ่าน/เขียนในเครื่อง Flying height tester เพื่อทดสอบความแข็งแรงของ ฟิล์มเบื้องต้น

ทำการเคลือบผิวจานแก้วด้วย DLC ฟิล์มที่มีความหนาต่าง ๆเช่น 3.5 และ 7 นาโนเมตร และนำจานแก้วที่เคลือบแล้วไปใช้ในเครื่องวัด Flying height เพื่อทดสอบว่าความ แข็งแรงของฟิล์มที่ปลูกขึ้นว่าสามารถทนทานต่อการชนของหัวอ่าน/เขียนได้หรือไม่โดย ตรวจสอบจากภาพถ่ายของผิวหน้าที่ใช้ทำการบินของหัวอ่าน/เขียน (Air bearing surface, ABS) และตรวจสอบผิวหน้าของฟิล์มด้วยกล้องจุลทรรศน์

1.5.5 ทดสอบถึงผลขอ<mark>ง</mark>ซิลิกอนที่มีต่ออายุการใช้งานและการมองเห็น pole-tip

ทำการเคลือบผิวจานแก้วด้วย DLC โดยมีชั้นของซิลิกอนที่ความหนาแตกต่างกันคือ 1, 3, 5,7 และ 9 นาโนเมตรเพื่อทดสอบผลของซิลิกอนที่มีต่ออายุการใช้งานทั้งเชิง คุณภาพโดยการวัดความสามารถในการยึดเกาะ (Adhesion) ระหว่าง DLC ฟิล์มกับ จานแก้วและเชิงปริมาณด้วยการเก็บข้อมูลทางสถิติจากนั้นทดสอบการมองเห็น Poletip ในเครื่อง Flying height tester ว่าโปรแกรมสามารถหาตำแหน่งของ Pole-tip ได้ ด้วยตัวเองหรือไม่

1.5.6 การ Optimization ความหนาของฟิล์มที่สามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด

ทำการพัฒนาโปรแกรมเพื่อคำนวณ Sensitivity ของความเข้มแสงของจานแก้วที่เคลือบ ด้วยซิลิกอนและ DLC ฟิล์มที่มีความหนาเปลี่ยนแปลงตั้งแต่ 0 ถึง 100 นาโนเมตรและ ทำการ Optimization เพื่อให้ได้ความหนาของฟิล์มที่สามารถให้ Sensitivity ในการวัด ได้ดีที่สุด

- 1.5.7 การเคลือบผิวจานแก้วตามความหนาที่สามารถคำนวณได้ตามหัวข้อ 1.5.6
- 1.5.8 สรุปผลงานวิจัยและข้อเสนอแนะ
- 1.5.9 จัดทำรูปเล่มวิทยานิพนธ์

1.6 ส่วนประกอบของวิทยานิพนธ์

้วิทยานิพนธ์นี้ประกอบด้วยทั้งหมด 8 บท โดยบทที่ 1 จะกล่าวถึงที่มาและความสำคัญ ของงานวิทยานิพนธ์นี้ซึ่งต้องการที่จะเพิ่มอายุการใช้งานและปรับปรุงความไวในการวัด Flying height ของจานแก้ว บทที่ 2 จะกล่าวถึงการทำปริทัศน์วรรณกรรมเพื่อรวบรวม ข้อมูลที่สำคัญต่อการทำวิทยานิพนธ์ เช่น การวัด Flying height, วิธีการปลูกฟิล์มแบบ ต่างๆ และ ขั้นตอนการทดสอบความแข็งแรงของวัสดุ ในบทที่ 3 จะกล่าวถึงการสร้าง ์ดิสก์ตันแบบที่เคลือบผิวหน้าด้วยซิลิกอนและคาร์บอนคล้ายเพชร (DLC: Diamond-likecarbon) เนื่องจากซิลิกอนมีผลต่อการมองเห็น pole-tip และความแข็งแรงของดิสก์ ซึ่ง ในบทที่ 4 จะกล่าวถึง<mark>การทดสอบด้านความหนา</mark>ของซิลิกอนของดิสก์ตันแบบที่มีผลต่อ การมองเห็น Pole-tip และความแข็งแรงของดิสก์ โดยการนำไปทดสอบความทนทาน โดยใช้การทดสอบรอยขีดข่วน (Wear test) และการนำไปใช้ในเครื่องวัด Flying height เพื่อทดสอบความชัดเจนของ Pole-tip ส่วนบทที่ 5 จะกล่าวถึงการวัดอายุการใช้งาน ของดิสก์โดยการนำไปทดสอบใช้งานจริงในเครื่องวัด Flying height เพื่อวัดอายุการใช้ งานเปรียบเทียบกับจานแก้ว โดยบทที่ 6 จะกล่าวถึงขั้นตอนในการประยุกต์ใช้ดิสก์ที่ ้สร้างขึ้นให้สามารถใช้วัด Flying height ได้อย่างถูกต้อง และเนื่องจากดิสก์ที่พัฒนาขึ้น ทำให้ความไวในการว<mark>ัด</mark> Flying height เปลี่ยนแปลงไปซึ่งในบทที่ 7 จะกล่าวถึงการ ้ปรับปรุงความไวในการว<mark>ัด Flying height ข</mark>องดิสก์โดยการเคลือบผิวดิสก์ด้วยความ หนาของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่มีความเหมาะสม และ บทสรุปของผลงานวิจัยจะกล่าว ไว้ในบทที่ 8

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

บทที่ 2

ปริทัศน์วรรณกรรม

งานวิจัยนี้มีจุดประสงค์ในการปรับปรุงอายุการใช้งานของจานแก้วที่ใช้ในเครื่องวัด Flying height และการเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height โดยใช้ดิสก์ที่พัฒนาขึ้น ดังนั้น ในการที่จะสามารถทำงานวิจัยให้บรรลุจุดประสงค์ได้นั้นจำเป็นต้องมีการศึกษาในด้านต่าง ๆที่ เกี่ยวข้องกับงานวิจัยเช่น ส่วนประกอบต่าง ๆของฮาร์ดดิสก์ในหัวข้อที่ 2.1 เพื่อที่จะทราบถึงชื่อ เรียกของส่วนประกอบต่าง ๆที่เกี่ยวข้องกับงานวิจัยและหลักการทำงานเบื้องต้นของฮาร์ดดิสก์ จากนั้นเพื่อที่จะทราบถึงข้อจำกัดในการเลือกแนวทางที่จะใช้ปรับปรุงจานแก้วเพื่อเพิ่มอายุการ ใช้งานและ Sensitivity ได้จึงต้องศึกษาในส่วนของหลักการในการวัดและคำนวณ Flying height ของเครื่องวัด Flying height ในหัวข้อที่ 2.2 ซึ่งหลังจากกำหนดแนวทางได้แล้วจึงทำการศึกษา ในส่วนของวัสดุที่จะนำมาใช้ในหัวข้อที่ 2.3 และวิธีที่จะใช้ในการสร้างดิสก์ตามแนวทางที่กำหนด ในหัวข้อที่ 2.4 ซึ่งจานแก้วหลังจากผ่านการปรับปรุงอายุการใช้งานและ Sensitivity แล้วยังต้อง สามารถนำมาใช้วัด Flying height ได้อย่างถูกต้องด้วยซึ่งจากการศึกษาในส่วนของหลักการใน การวัด Flying height นั้นพบว่าค่าดรรชนีหักเหของจานแก้วนั้นมีผลต่อความถูกต้องในการวัด Flying height ดังนั้นจึงต้องมีการศึกษาในส่วนของการวัดตรรชนีหักเหโดยใช้เครื่องมือในการวัด ในข้อที่ 2.5 จากนั้นทำการศึกษาในส่วนของการทดสอบความแข็งแรงเพื่อที่จะวัดอายุการใช้งาน ของจานแก้วเปรียบเทียบกับจานแก้วที่ผ่านกรปรับปรุงอายุการใช้งานแล้วในหัวข้อที่ 2.6

2.1 ฮาร์ดดิสก์

2.1.1 ส่วนประกอบสำคัญของฮาร์ดดิสก์ที่ใช้ในการอ่านและเขียนข้อมูล

อาร์ดดิสก์คืออุปกรณ์ที่สำคัญใช้เก็บข้อมูลซึ่งสามารถเชื่อมต่อกับคอมพิวเตอร์โดยผ่าน มาเธอร์บอร์ด (Mother board) ทำให้ผู้ใช้สามารถบันทึกข้อมูลต่าง ๆเช่น ไฟล์เพลง ไฟล์รูปภาพ หรือ ไฟล์เอกสารสำคัญอื่นๆ [8] ได้ลักษณะโดยรวมของอาร์ดดิสก์ได้แสดงไว้ดัง รูปที่ 2.1 [9] อาร์ดดิสก์ประกอบด้วยส่วนสำคัญในการอ่านและเขียนข้อมูลคือหัวอ่าน/เขียน (Head-slider) และแผ่นจานแม่เหล็ก (Magnetic disk, platter) ซึ่งตำแหน่งของหัวอ่าน/เขียนและแผ่นจาน แม่เหล็กได้แสดงไว้ดัง รูปที่ 2.2 [10]



จะเห็นได้ว่าหัวอ่าน/เขียนจะบินอยู่บนแผ่นจานแม่เหล็กที่หมุนด้วยความเร็ว 5400 ถึง 7200 รอบต่อนาที [11] ซึ่งการหมุนอย่างรวดเร็วของแผ่นจานทำให้หัวอ่าน/เขียนแยกห่างจาก ้ผิวจานด้วยแรงดันที่เกิดจากอากาศที่ไหลผ่านหัวอ่าน/เขียน [12] ในขณะอ่านและเขียนข้อมูล โดยระยะห่างระหว่างหัวอ่าน/เขียนและแผ่นจานแม่เหล็กหรือเรียกว่า Flying height

2.2 การวัดระยะห่างระหว่างหัวอ่าน/เขียนและแผ่นจานแม่เหล็ก

Flying height หรือระยะห่างระหว่างหัวอ่าน/เขียนและแผ่นจานแม่เหล็กไดอะแกรม แสดงถึง Flying height แสดงไว้ดังรูปที่ 2.3 [13] ซึ่ง Flying height นั้นเป็นพารามิเตอร์ที่สำคัญ มากโดยที่ฮาร์ดดิสก์จะสามารถอ่านหรือบันทึกข้อมูลได้ก็ขึ้นอยู่กับพารามิเตอร์นี้ยิ่งไปกว่านั้น Flying height ยังสำคัญต่อการเพิ่มความจุการบันทึกข้อมูลของฮาร์ดดิสก์ โดยที่ในปัจจุบัน ฮาร์ดดิสก์ส่วนมากจะมี Flying height ต่ำกว่า 25 นาโนเมตรและมีแนวโน้มว่าจะลดลงไปที่ 5 ถึง 10 นาโนเมตรในอนาคตเพื่อที่จะเพิ่มความจุในการบันทึกข้อมูลต่อแผ่นจานแม่เหล็ก เมื่อ ระยะห่างระหว่างหัวอ่าน/เขียนและแผ่นจานแม่เหล็กนั้นใกล้กันมากการสัมผัสหรือชนกันของ หัวอ่าน/เขียนและแผ่นจานแม่เหล็กนั้นเป็นสิ่งที่ไม่ต้องการในขณะการทำงานของฮาร์ดดิสก์ เพราะจะทำให้อายุการใช้งานของฮาร์ดดิสก์ลดลงดังนั้นจึงจำเป็นต้องมีการวัด Flying height อย่างแม่นยำทั้งในกระบวนการออกแบบและกระบวนการผลิตฮาร์ดดิสก์ [5] เครื่องวัด Flying height ในปัจจุบันจะใช้จานแก้วใสแทนแผ่นจานแม่เหล็กและวัด Flying height จากการวิเคราะห์ ปรากฏการณ์การแทรกสอดของแสงระหว่างจานแก้วและหัวอ่าน/เขียนซึ่งหนึ่งในวิธีการวัด Flying height ที่นิยมในอุตสาหกรรมคือ Intensity interferometry [6]



รูปที่ 2.3 ไดอะแกรมแสดงถึง Flying height หรือความสูง (h) ที่หัวอ่าน/เขียนบินอยู่เหนือแผ่น จานแม่เหล็ก [13]

2.2.1 เครื่องวัด Flying height แบบ Intensity interferometry

เครื่องวัด Flying height แบบ Intensity interferometry มีลักษณะและอุปกรณ์ดังรูปที่ 2.4 [6] โดยจะจำลองลักษณะการบินของหัวอ่าน/เขียนในการใช้งานจริงของฮาร์ดดิสก์แต่ใช้จาน แก้วใสแทนแผ่นจานแม่เหล็กแสงจากแหล่งกำเนิดจะสะท้อนที่ผิวของจานแก้วและหัวอ่าน/เขียน และกลับมาที่ Photo detector เพื่อทำการวิเคราะห์และวัด Flying height จากปรากฏการณ์การ แทรกสอดของแสงระหว่างหัวอ่าน/เขียนและจานแก้ว [14]



รูปที่ 2.4 ใดอะแกรมของเครื่องวัด Flying height แบบ intensity interferometry

2.2.2 การคำนวณ Flying height ด้วยวิธี Intensity interferomery เมื่อใช้จานแก้ว [6]

จากรูปที่ 2.4 [6] แสงที่ใช้ในการวัดเป็นแสงที่ทำมุมตั้งฉากกับผิวของจานแก้วซึ่งที่ รอยต่อระหว่างหัวอ่าน/เขียนและจานแก้วแสงจะสะท้อนกลับไปกลับมาดังที่แสดงไว้ดังรูปที่ 2.5 โดยที่จะพิจารณาแสงที่สะท้อนกลับออกมาจากรอยต่อ (Interface) ระหว่างชั้นของแก้วและ อากาศกับรอยต่อของชั้นอากาศและหัวอ่าน/เขียน (AITiC Slider)



ซึ่งในกรณีนี้ความเข้มของแสงที่สะท้อนออกมาจากรอยต่อระหว่างหัวอ่าน/เขียนและจานแก้ว สามารถคำนวณได้จากสมการที่ (2.1) ซึ่งสามารถดูที่มาของสมการเพิ่มเติมได้ที่ภาคผนวก ก.

โดยที่ตัวแปรต่าง ๆสามารถคำนวณได้ตามสมการต่อไปนี้

$$r_{01} = \frac{n_0 - n_1}{n_0 + n_1}$$
 --- (2.3)

$$r_{12} = \frac{n_1 - (n_2 + ik_2)}{n_1 + (n_2 + ik_2)} --- (2.4)$$

โดยที่ *h* คือ Flyin<mark>g height</mark>

- λ คือ ความยาวคลื่นแสง
- n₀ คือ ดรรชนีหักเหข<mark>องจานแก้ว</mark>
- n₁ คือ ดรรชนี่หักเหของอากาศ
- $n_2 + ik_2$ คือ ดรรชนี่หักเหของหัวอ่าน/เขียน
- r₀₁ คือ สัมประสิทธิ์การสะท้อนแสงที่บริเวณจานแก้วและอากาศ
- r₁₂ คือ สัมประสิทธิ์การสะท้อนแสงที่บริเวณอากาศและหัวอ่าน/เขียน
- eta_1 คือ การเปลี่ยนแปลงของเฟสเนื่องจากแสงเคลื่อนที่ผ่านตัวกลางที่ 1
- *I*₀ คือ ความเข้มแสงที่ตกกระทบจานแก้ว
- I_s คือ ความเข้มแสงที่สะท้อนออกมาจากรอยต่อระหว่างหัวอ่าน/เขียนและจาน แก้ว

กำหนดให้ดรรชนี่หักเหของของอากาศ จานแก้ว และ หัวอ่าน/เขียนเป็น 1, 1.5 และ 2.2+0.4i ตามลำดับและใช้ความยาวคลื่นเท่ากับ 670 นาโนเมตร Flying height อยู่ในช่วง 0 ถึง 350 นา โนเมตร ซึ่งผลของการคำนวณแสดงไว้ในกราฟความสัมพันธ์ระหว่าง Flying height กับ อัตราส่วนความเข้มแสง (<u>I_s</u>)แสดงไว้ดังรูปที่ 2.6 [6]



รูปที่ 2.6 กราฟแสดงความสัมพันธ์ระหว่าง Flying height กับ อัตราส่วนความเข้มแสง [6]

ซึ่งในปัจจุบันนั้นเครื่องวัด Flying height แบบ Interferometry ที่นิยมใช้ในอุตสาหกรรม ้ฮาร์ดดิสก์นั้นจะมีความซับซ้อนกว่านี้มากเช่นเครื่องวัด Flying height รุ่น DFHT5 (Dynamic flying height tester) ของบริษัท KLA-Tencor ที่จะนำมาใช้ในงานวิจัยนี้โดยที่ไดอะแกรมของ เครื่องวัดแสดงไว้ดังรูปที่ 2.7 ซึ่งเครื่องวัดนี้จะใช้หลักการของ Three wavelength interferometry ในการวัด Flying height โดยจะวัดการแทรกสอดของความเข้มแสงของแสงที่มี ความยาวคลื่นแตกต่างกัน 3 ความยาวคลื่น (450, 550 และ 650 นาโนเมตร) ซึ่งจะให้ความ แม่นยำในการวัดมากกว่าเครื่องวัด Flying height แบบ Interferometry ที่ใช้ความยาวคลื่นเดียว โดยปกติแล้วการวัด Flying height นั้นจะใช้จานแก้วในการวัดซึ่งต้องใส่ค่าดรรชนีหักเหของจาน แก้วทั้ง 3 ความยาวคลื่นก่อนทำการวัด โดยที่เครื่องวัด Flying height จะทำการสร้างเส้นโค้ง ของความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ซึ่งเป็นฟังก์ชั้นของ Flying height (Theory curve) ในขั้นตอนของการ Calibration โดยการคำนวณทางทฤษฎีดังที่ได้อธิบายไว้แล้วซึ่งจะใช้ ้ค่าดรรชนีหักเหของจานแก้วในการคำนวณ หลังจากนั้นในขั้นตอนของการวัดเครื่องวัดจะทำการ ้ วัดความเข้มแสงตามตำแหน่งของ ABS ของหัวอ่าน/เขียนที่ได้กำหนดไว้ (ในกรณีนี้เครื่องวัดใช้ แสงที่มีความยาวคลื่นแตกต่างกัน 3 ความยาวคลื่นในการวัดจึงทำให้ค่าความเข้มแสงที่อ่านมา ได้มี 3 ค่า) และนำความเข้มแสงที่อ่านค่าได้มาเปรียบเทียบกับ Theory curve โดยสามารถอ่าน ้ค่า Flying height ได้จากจุดตัดกันระหว่างข้อมูลที่ได้จากการวัดและ Theory curve ดังที่แสดง ไว้ในรูปที่ 2.8 โดยจะเห็นว่าข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดของทั้ง 3 ความยาวคลื่นที่วาด

เป็นเส้นตรงจะตัดกับ Theory curve หลายจุด ซึ่งอัลกอริทึมในเครื่องวัด Flying height จะ พิจารณาจุดตัดของทั้ง 3 ความยาวคลื่นที่มีค่า Flying height ใกล้เคียงกันมากที่สุดเป็นค่า Flying height ของตำแหน่งนั้นๆบน ABS ซึ่งจากรูปที่ 2.8 จะเห็นได้ว่าจุดตัดของทั้ง 3 ความ ยาวคลื่นจะใกล้เคียงกันมากที่สุดที่ค่า Flying height ประมาณ 3 ไมโครนิ้ว ซึ่งก็คือค่า Flying height ของตำแหน่งที่ทำการวัด [15]



รูปที่ 2.7 ใดอะแกรมของเครื่องวัด Flying height DFHT5 ของบริษัท KLA-Tencor [15]

จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 2.8 ใดอะแกรมในแปลงค่าความเข้มแสงเป็นค่า Flying height โดยใช้หลักการ Three wavelength inteferometry [15]

2.3 คุณสมบัติของวัสดุใสและวัสดุเคลือบใส

เนื่องจากงานวิจัยนี้ต้องการปรับปรุงอายุการใช้งานของจานแก้วที่ใช้ในเครื่องวัด Flying height โดยที่มีแนวทางในการปรับปรุง 2 แนวทางคือ 1. การเปลี่ยนวัสดุที่ใช้ทำจานแก้วให้มี ความแข็งแรงขึ้นและ 2. การเคลือบจานแก้วด้วยวัสดุที่มีความแข็งแรง (ซึ่งได้เลือกแนวทางที่ 2 ในภายหลัง เนื่องจากแนวทางแรกนั้นมีค่าใช้จ่ายสูงมากในการสร้างจานแก้วจากวัสดุทางเลือก) และมีเงื่อนไขคือดิสก์ที่ผ่านขั้นตอนการปรับปรุงความแข็งแรง ทั้ง 2 วิธีนั้นต้องสามารถวัด Flying height ได้อย่างถูกต้องด้วยดังนั้นวัสดุที่จะนำมาใช้แทนหรือเคลือบจานแก้วนั้นต้องยอม ให้แสงเดินทางผ่านได้เนื่องจากเครื่องวัด Flying height นั้นใช้หลักการทางแสงในการวัด ระยะห่างระหว่างหัวอ่าน/เขียนและแผ่นแม่เหล็กซึ่งจากหลักการในการวัดที่ได้อธิบายไปแล้ว แสงจากแหล่งกำเนิดในเครื่องวัดนั้นต้องสามารถเดินทางผ่านจานแก้วและสะท้อนกลับจาก หัวอ่าน/เขียนมายังเครื่องวัด Flying height ได้ ดังนั้นจึงทำการศึกษาความแข็งแรงของวัสดุใส และวัสดุเคลือบใสที่สามารถให้ความโปร่งแสงในช่วงความยาวคลื่นแสงในช่วง 450 ถึง 650 นา โนเมตรดังนี้

2.3.1 Fused silica (SiO₂) [16]

Fused silica คือ ซิลิกอนไดออกไซด์ (SiO₂) สังเคราะห์ที่มีความบริสุทธิ์มากมีลักษณะ ไม่เป็นผลึก ไม่มีสี มีสัมประสิทธิ์การขยายตัวทางความร้อนต่ำ มีคุณสมบัติทางแสงดีมากและ โปร่งใสในหลายช่วงความยาวคลื่นแสงโดยเฉพาะอย่างยิ่งในช่วงอัลตราไวโอเลต (Ultraviolet) สามารถทนต่อการขีดข่วนและการช็อคทางความร้อน (Thermal shock) ได้

2.3.2 BK-7 (BK-7 Glass) [17]

BK-7 คือแก้วโบโรซิลิเกต (Borosilicate glass) ซึ่งมีลักษณะเป็นเนื้อเดียวกันมี คุณสมบัติทางกายภาพและทางเคมีที่ดีซึ่งทำให้นิยมใช้กันในช่วงความยาวคลื่นแสงที่ตามองเห็น และช่วงอินฟาเรด (Infrared) เช่นการทำหน้าต่าง เลนส์ และ ปริซึมที่ใช้ใน Laser และอุปกรณ์ ทางแสงต่างๆ

2.3.3 Fused quartz (SiO₂) [18]

Fused quartz คือแก้วชนิดหนึ่งที่มีลักษณะการเรียงตัวไม่เป็นระเบียบมีลักษณะโปร่งใส มีคุณสมบัติทางด้านความร้อนและด้านแสงเหนือกว่าแก้วธรรมดาเนื่องจากความบริสุทธิ์ที่ มากกว่าดั้งนั้นจึงนิยมนำมาใช้ในการสร้างอุปกรณ์ประเภทสารกึ่งตัวนำโดยที่ Fused quartz มี ความโปร่งใสในช่วงอัลตราไวโอเลทมากกว่าแก้วชนิดอื่นๆ

2.3.4 Sapphire (Al₂O₃) [19]

แซฟไฟร์ (Sapphire) คืออัญมณีประเภทคอรันดัม (Corundum) ซึ่งสีจะขึ้นอยู่กับแร่ที่ ปะปนมารวมถึงชนิดที่ไม่มีสี เนื่องจากแซฟไฟร์มีความแข็งแรงมากจึงนิยมนำมาใช้ใน หลากหลายเช่น อุปกรณ์ทางด้านแสงอินฟราเรด นาพิกา กระจกที่มีความทนทานสูง และเว เฟอร์ที่ใช้ในการปลูกฟิล์มประเภทสารกึ่งตัวนำ

2.3.5 DLC (Diamond-like carbon) [20]

DLC (Diamond-like carbon) เป็นชื่อทั่วไปที่ใช้อธิบายถึงฟิล์มคาร์บอนที่เรียงตัวกัน อย่างไม่เป็นระเบียบซึ่งประเภทของฟิล์มประกอบด้วยประเภท Hydrogen free DLC (a-C) Hydrogenate DLC (a-C:H) Thetrahedral amorphous carbon (ta-C) Hydrogenate thetrahedral amorphous carbon (ta-C:H) และมีประเภทอื่นๆเช่นพวกที่มีส่วนผสมของ ชิลิกอนซึ่งความแตกต่างของ DLC ขึ้นอยู่กับส่วนประกอบที่ผสมในแต่ละประเภท ความแข็งแรง ของฟิล์มที่ขึ้นอยู่กับอัตราส่วนพันธะแบบ Sp3 DLC นิยมใช้ในการเพิ่มประสิทธิภาพของพื้นผิว ซึ่งการเคลือบผิวด้วย DLC จะให้ความแข็งแรงมาก ทนทานต่อการสึกหรอและมีสัมประสิทธิ์ ของความเสียดทานต่ำ ซึ่งโดยทั่วไปนิยมนำมาเคลือบผิววัสดุเพื่อเพิ่มความทนทาน
2.3.6 Zinc oxide (ZnO) [21]

Zinc Oxide คือสารประกอบอนินทรีย์โดยปกติจะพบในลักษณะของผงสีขาวไม่ละลาย น้ำมีคุณสมบัติดังนี้ โปร่งใส เรื่องแสงในอุณหภูมิห้อง จึงทำให้นิยมใช้ในการทำกระจกป้องกัน ความร้อน LCD (Liquid crystal display) และทำเป็นฟิล์ม LED (Light- emitting diodes)

2.3.7 Silicon nitride (Si_3N_4) [22]

Silicon nitride คือสารประกอบทางเคมีของซิลิกอนและไนโตรเจนซึ่งมีลักษณะเป็นเซรา มิกแข็งมีความแข็งแรงสูงในหลายช่วงอุณหภูมิ มีสัมประสิทธิ์ทางความร้อนปานกลาง ซึ่ง Silicon nitride ฟิล์มนิยมใช้เป็นฉนวนในชิ้นส่วนทางอิเล็กทรอนิกส์ที่ใช้ซิลิกอนเป็นฐาน และใช้ เป็นชิ้นส่วนที่ใช้ในการตรวจจับ (Sensing path) ใน AFM (Atomic force microscope)

2.3.8 คุณสมบัติทางความแข็งแรงของวัสดุใสและวัสดุเคลือบใส

โปร่งใสและจานแก้ว (จานแก้ว GD-FHT บริษัท OHARA เป็นผู้ผลิตและใช้อยู่ใน อุตสาหกรรมฮาร์ดดิสก์ แสดงไว้ดังตารางที่ 2.1 และ ตารางความแข็งแรงของวัสดุเคลือบใส แสดงไว้ดังตารางที่ 2.2

9 9					
Material	Chemical formula	Hardness(GPa)			
Fused silica [23]	SiO ₂	6.4			
BK-7 [23]	BK-7 Glass	5.6			
GD-FHT [23]	N/A	5.9			
Fused quartz [24]	SiO ₂	10			
Sapphire [25]	Al_2O_3	22.5			

ตารางที่ 2.1 วัสดุและความแข็งแรงของวัสดุโปร่งใสและจานแก้ว

Coating Material	Deposition method	chemical formula	Hardness(GPa)
DLC [26]	Cathodic arc coating	a-C	24
	lon beam coating	a-C:H	19
	ECR-CVD coating	a-C:H	22
	DC sputtered coating	a-C:H	15
Sapphire [27]	R.f. sputtering	Al ₂ O ₃	8.3
Zinc oxide [28]	R.f. sputtering	ZnO	8.7
Silicon nitride [29]	Chemical vapor deposition	Si ₃ N ₄	14.5

ตารางที่ 2.2 ความแข็งแรงของวัสดุเคลือบใส

2.4 วิธีการปลูก DLC ฟิล์ม [20]

จากหัวข้อที่ 2.3 ในส่วนของการปรับปรุงอายุการใช้งานของจานแก้วด้วยการเคลือบผิว ด้วยวัสดุเคลือบใสที่มีความแข็งแรงนั้นและจากตารางความแข็งแรงของวัสดุเคลือบใสพบว่า DLC นั้นมีค่าความแข็งแรงมากที่สุดในวัสดุทางเลือกประกอบกับ DLC นั้นเป็นวัสดุที่นิยมใช้กัน อย่างแพร่หลายในการนำมาเคลือบผิวหน้าของวัสดุเพื่อเพิ่มความแข็งแรงและความทนทานต่อ รอยขีดข่วนดังนั้นจึงเลือกทำการศึกษาวิธีที่ใช้ในการปลูกฟิล์ม DLC ซึ่งมีวิธีการ Deposition มากมายที่สามารถใช้ในการปลูก DLC ฟิล์มได้ซึ่งโดยทั่วไปแล้วฟิล์มจะถูกปลูกด้วยวิธี Plasma vapour deposition (PVD) หรือ Chemical vapour deposition (CVD) ซึ่งวิธีการที่แตกต่างกัน ในการปลูกฟิล์ม DLC เช่นทำให้มีพลังงานของประจุที่แตกต่างกัน (Ion energies) การ เปลี่ยนแปลงก๊าซที่ใช้ (Precursor gas) ชนิดของวัสดุเป้าหมาย (Target material) หรือการ เปลี่ยนแปลงอุณหภูมิ จะส่งผลให้ฟิล์มของ DLC มีคุณสมบัติที่หลากหลายตั้งแต่ฟิล์มชนิด a:C-H ที่นุ่มและลื่น ไปจนถึงฟิล์มชนิด ta-C ที่มีคุณสมบัติใกล้เคียงกับเพชร ซึ่งจะอธิบายถึงตัวอย่าง วิธีการทั่วไปที่นิยมใช้ในการปลูกฟิล์ม DLC ดังต่อไปนี้

2.4.1 Sputtering

Sputtering เป็นวิธีที่ควบคุมการปลูกฟิล์ม DLC ได้ดีและนิยมใช้กันในกระบวนการ อุตสาหกรรมไดอะแกรมของวิธีการปลูกฟิล์มแบบ Sputtering แสดงไว้ดังรูปที่ 2.9 ใน กระบวนการ Sputtering ก๊าซเฉื่อย (Inert gas) ซึ่งโดยทั่วไปจะใช้อาร์กอน (Argon) จะถูกทำให้ แตกตัวเป็นไอออน (Ionised) โดยอิเล็กตรอนที่ปล่อยออกมาจากขั้ว Cathode ไอออน Ar[↑] ถูก เร่งให้ไปที่ขั้ว Cathode และ Sputter สารเป้าหมายที่อยู่ที่ขั้ว Cathode ออก กระบวนการ Sputtering ที่ใช้กันสำหรับ DLC คือ Dc diode sputtering หรือ Radio frequency (RF) sputtering นั้นจะ Sputters แกรไฟด์ได้ช้าจึงต้องมีการใช้วิธีการเพิ่มเติมเพื่อที่จะเพิ่มอัตราการ ปลูกฟิล์ม (Deposition rate) ซึ่งวิธีการทั่วไปที่นิยมใช้กันคือ Unbalance magnetron sputtering ซึ่งในวิธีนี้จะมีแม่เหล็กวางอยู่ใต้แกรไฟด์ที่ขั้ว Cathode ซึ่งทำให้เกิดสนามแม่เหล็กซึ่งส่งผลให้ อิเล็กตรอนถูกปล่อยออกมาจากขั้ว Cathode ซึ่งส่งให้เพิ่มอัตราการเกิด Plasma ionization โดยที่สนามแม่เหล็กจะถูกทำให้ไม่สมดุล (Unbalance) โดยการเรียงตัวของแท่งแม่เหล็กและจะ เกิดสนามแม่เหล็กวางตัวข้าม Substrate ทำให้ไอออนของอาร์กอน bombard ที่ Substrate เช่นเดียวกันกับที่สารเป้าหมาย ซึ่งการ Bombard ของไอออนนี้ทำให้เกิดพันธะ sp³ขึ้นในฟิล์ม ทำให้ฟิล์มมีความหนาแน่นและมีอัตราการปลูกฟิล์มที่สูงขึ้น



2.4.2 Ion beam deposition

lon beam deposition หรือ lon beam sputtering จะใช้ลำอนุภาคของอาร์กอนไอออน (Beam of Argon ion) เพื่อที่จะ Sputter คาร์บอนออกจากแกรไฟต์ (Graphite target) ้ใดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี Ion beam deposition แสดงไว้ดังรูปที่ 2.10 ซึ่งข้อ ้ได้เปรียบของวิธีนี้คือจะให้ฟิล์มที่มีคุณภาพดีที่อุณหภูมิห้อง อย่างไรก็ตามจะมีอัตราการปลูก ฟิล์มที่ต่ำและฟิล์มจะมีความหนาแน่นต่ำเนื่องจากอะตอมสามารถเคลื่อนที่ได้น้อยใน กระบวนการปลกฟิล์ม อีกทั้งยังต้องมีการเตรียม Substrate ให้ดีเพื่อที่จะให้ได้ฟิล์มที่มีความ ราบเรียบ (Uniform film) กระบวน Ion beam สามารถปรับปรุงให้ดีขึ้นได้หลายวิธีเช่นการให้ ้ความร้อนกับ Substrate หรือการปล่อยให้ปฏิกิริยา Bombardment ดำเนินไปอย่างต่อเนื่อง ซึ่ง ้วิธีการให้ความร้อนกับ Substrate อาจนำไปสู่การได้ฟิล์มที่ผิดรูปร่างหรือนิ่มซึ่งเป็นสิ่งที่ไม่ ต้องการ โดยที่วิธีการ Ion plating หรือวิธี Ion beam assisted deposition (IBAD) จะนิยม plating จะมีการให้ประจุลบขนาดเล็กกับส่วนที่จะถูกเคลือบและ มากกว่า ในวิธีการ Ion ้อัตราส่วนของ Coating flux ที่ถูกทำให้เป็นไอออนจะแปรผันตรงกับ Flux ที่ผ่านเข้าไปให้กับ พลาสมาหรือโดยการใช้ขดลวดความร้อนเพื่อที่จะสร้าง Flux ของอิเล็กตรอนให้กับระบบ ใน IBAD ลำอนุภาคของไอออนอาร์กอนที่ 2 จะใช้ Bombard ฟิล์มเพื่อช่วยให้ฟิล์มมีความหนาแน่น และสร้างพันธะ sp³ ปฏิกิริยา Bombardment ของไอออนจะส่งผลให้ Substrate ร้อนดังนั้นจึง ้ต้องมีความระมัดระวังในการควบคุมวิธีการนี้ โดยที่ IBAD ก็เป็นวิธีการปลูกฟิล์มที่ใช้กันใน อุตสาหกรรม



รูปที่ 2.10 ใดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี Ion beam deposition [20]

2.4.3 Cathodic arc

Cathodic arc เป็นวิธีที่ซับซ้อนที่สุดในการปลูกฟิล์ม DLC แต่มีข้อได้เปรียบคือฟิล์มมี ้คุณสมบัติทางกลที่ดีมากซึ่งวิธีการนิยมนี้ใช้ในการปลูกฟิล์มในอุตสาหกรรม สำหรับฟิล์ม DLC แกรไฟต์ที่ขั้ว Cathode จะถูกชนด้วยคาร์บอนที่สูญญากาศจากนั้นก็จะคลายสูญญากาศออก เพื่อที่จะทำให้เกิด Arc ที่ปล่อยออกมาซึ่งส่งผลให้เกิดพลาสมาที่มีพลังงานและมีความหนาแน่น ของไอออนสูงมาก ตำแหน่งของ Arc จะเกิดขึ้นที่ขั้ว Cathode โดยมีขนาดของเส้นผ่าน ศูนย์กลาง 1 ถึง 10 ไมโครเมตรและมีความหนาแน่นของกระแสไฟฟ้าสูงมากซึ่งไม่เพียงแต่ทำ ให้เกิดพลาสมาแต่ยังปล่อยอนุภาคเล็<mark>ก ๆขนาดไมโค</mark>รเมตรออกมาจากขั้ว Cathode ซึ่งเป็นผลให้ ้เกิดความหยาบขึ้นบนฟิล์มแล<mark>ะทำให้ฟิล์มเสียหายเนื่องจา</mark>กเกิดรอยแตกที่ขอบตามลำดับ การ เกิดอนุภาคนี้สามารถถูกทำให้หายไปโดยผลของกระบวนการ Explosive emission ซึ่งกำจัด Evaporant species จากพื้นผิวของขั้ว Cathode และพลาสมาจะถูกบังคับให้เดินทางผ่านที่ กรองสนามแม่เหล็ก (Magnetic filter) เพื่อที่จะลดผลกระทบ โดยที่วิธีการนี้รู้จักกันในชื่อ Filtered cathodic vacuum arc (FCVA) โดยที่ไดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี FCVA แสดงไว้ดังรูปที่ 2.11 ใน FCVA สนามไฟฟ้าสถิตย์ (Electrostatic field) จะถูกสร้างขึ้นเนื่องจาก พลาสมาอิเล็กตรอนหมุนขดเป็นวงรอบที่กรองสนามแม่เหล็ก ซึ่งส่งผลให้เกิดการดึงดูดไอออนที่ ้มีประจุบวกให้เดินทางตามเส้<mark>นทางของที่กรองเนื่องจาก</mark>อนุภาคเล็กๆไม่สามารถเดินทางตาม ้เส้นทางได้ทำให้อนุภาคเหล่านี้เกาะติดตามผิวตลอดเส้นทางของที่กรอง วิธีการปลูกฟิล์มแบบ FCVA นั้นจะทำให้ได้คาร์บอนฟิล์ม (a-C) ที่มี Hardness, Young's modulus, Scratch resistance ที่สุดเมื่อเปรียบเทียบกับวิธีการปลูกฟิล์มแบบ Ion beam deposition และ Radio frequency sputtering

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 2.11 ไดอะแกร<mark>มของการปลูก</mark>ฟิล์มด้ว<mark>ยวิธี Filtered</mark> cathodic vacuum arc [20]

2.4.4 Chemical vapour deposition

Chemical vapour deposition (CVD) เป็นวิธีที่ใช้อุณหภูมิสูงและกระบวนการทาง Thermochemical ซึ่งทำให้อุณหภูมิของ Substrate อยู่ในช่วง 800 ถึง 1000 องศาเซลเซียส ใน กระบวนการ CVD ปฏิกิริยาทางเคมีเกิดขึ้นเหนือ Substrate ซึ่งสารเคมีจะแตกตัวออกและ รวมตัวกันเพื่อที่จะสร้างฟิล์มบน Substrate กระบวนการ CVD จะให้ฟิล์มที่มีความราบเรียบ (Uniform) มีความแข็งแรงสูง (Hardness) และมีการยึดติดที่ดี (Adhesion) อย่างไรก็ตามมี ข้อจำกัดคือไม่สามารถปลูกฟิล์มที่หนาเกิน 10 ไมโครเมตรได้ เนื่องจากความแตกต่างของการ ขยายตัวทางความร้อนทำให้เกิดความเครียดสูง (Stress) และมีผลกระทบต่อสิ่งแวดล้อมคือก๊าซ ที่เกิดขึ้นจากปฏิกิริยาเคมี ดังนั้นกระบวนการปลูกฟิล์มด้วยวิธี Plasma enhanced chemical vapour deposition (PECVD) จึงถูกพัฒนาขึ้นมาเพื่อทำให้วิธี CVD สามารถปลูกฟิล์มที่ อุณหภูมิของ Substrate ด่ำ ๆได้ โดยที่ไดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี PECVD แสดงไว้รูป ที่ 2.12 PECVD นั้นเป็นวิธีการปลูกฟิล์มที่รวมกันระหว่างกระบวนการ CVD และการกระตุ้น ด้วยพลังงานอิเล็กตรอน (Energetic electron 100-300 eV) ภายในพลาสมา โดยทั่วไปแล้ว กระบวนการ PECVD จะใช้ความดัน 0.01 ถึง 5 torr



รูปที่ 2.12 ใดอะแกรมของการปลูกฟิล์มด้วยวิธี Plasma enhanced chemical vapour deposition [26]

2.5 การวัดดรรชนีหักเหของวัสดุเคลือบใส

การวัดดรรชนีหักเหของวัสดุเคลือบใสสามารถวัดโดยใช้เครื่องวัด Ellipsometry ซึ่งวัด การเปลี่ยนแปลงโพลาไรเซชัน (Polarization) ของแสงเนื่องจากแสงสะท้อนหรือเดินทางผ่าน วัสดุทำให้เกิดการเปลี่ยนแปลงโพลาไรเซชันของแสงซึ่งจะแสดงอยู่ในรูปของอัตราส่วนของแอม พลิจูด (Amplitude ratio, Δ) และความแตกต่างของเฟส (Phase difference, ψ) ซึ่งการวัดจะ เปลี่ยนแปลงไปตามคุณสมบัติเชิงแสงของวัสดุ (Optical properties) ดังนั้น Ellipsometry จึง นิยมใช้ในการวิเคราะห์ความหนาและดรรชนีหักเหของฟิล์มซึ่งสามารถวัดฟิล์มที่ความหนาใน ระดับนาโนเมตรได้ซึ่งในปัจจุบันนิยมใช้กันอย่างกว้างขวางในอุตสาหกรรมต่าง ๆเช่น Biosensor สารกึ่งตัวนำ และ อุตสาหกรรมฮาร์ดดิสก์ ในการวัดคุณสมบัติของฟิล์มต่าง ๆเช่น โลหะ สารกึ่ง ดัวนำ สารอินทรีย์ และ วัสดุผสม [30]

2.5.1 Polarization ของแสง

แสงโดยทั่วไปสามารถอธิบายได้ในลักษณะของคลื่นแม่เหล็กไฟฟ้าซึ่งใน Ellipsomtry จะอธิบายถึงพฤติกรรมของสนามไฟฟ้าของคลื่นแสงว่า Polarization สนามไฟฟ้าของคลื่นแสง จะตั้งฉากกับทิศทางที่แสงเดินทางเสมอดังนั้นถ้าแสงเดินทางไปแกน Z สนามไฟฟ้าก็จะอยู่ใน ทิศทางแกน X และแกน Y ในกรณีที่แสงมีการวางตัวแบบสุ่มทั้งทิศทางและเฟสจะพิจารณาว่า เป็นแสงที่ Unpolarized สำหรับ Ellipsometer ซึ่งสนใจแสงที่เรียงตัวอย่างมีทิศทางและวางตัว เป็นรูปร่างที่ชัดเจนในทุกๆตำแหน่งซึ่งเรียกว่าแสงที่ Polarized ในกรณีที่สนามไฟฟ้าที่ตั้งฉาก กันมีเฟสเท่ากันจะเรียกแสงประเภทนี้ว่า Linear polarized ส่วนแสงที่มีสนามไฟฟ้าที่ตั้งฉากกัน มีเฟสต่างกัน 90 องศาและมีแอมพลิจูดเท่ากันจะเรียกว่า Circularly polarized ในกรณีที่ สนามแม่เหล็กที่ตั้งฉากกันมีทั้งเฟสและแอมพลิจูดต่างกันซึ่งเป็นลักษณะที่ธรรมดาที่สุดของ Polarization เรียกว่า Elliptical palarized ซึ่งเป็นที่มาของชื่อ Ellipsometry ซึ่งลักษณะต่างๆ ของ Polarization ที่อธิบายไปแล้วแสดงไว้ดังรูปที่ 2.13 [30]



รูปที่ 2.13 ลักษณะต่างๆของ Polarization โดยที่ a) คือ Linear polarization b) คือ Circularly polarization และ c) คือ Elliptical polarization [30]

2.5.2 p- และ s-polarization

รูปที่ 2.14 [31] แสดงถึงการสะท้อนของแสงบนผิวของวัตถุ เมื่อแสงสะท้อนหรือผ่าน ทะลุวัตถุในลักษณะทำมุมเอียงแสงจะถูกแบ่งออกเป็นคลื่นแสง p- และ s-polarization ซึ่งขึ้นกับ ทิศทางการสั่นของสนามไฟฟ้าซึ่ง p- และ s-polarization จะมีทิศทางการสั่นของสนามไฟฟ้าที่ แตกต่างกัน ใน p-polarization คลื่นสนามไฟฟ้าของแสงที่ตกกระทบและสะท้อนจะมีทิศทางการ สั่นอยู่ในระนาบเดียวกันซึ่งเรียกระนาบนี้ว่าระนาบตกกระทบ (Plane of incident) [32] ส่วน spolarization จะมีคลื่นสนามไฟฟ้าของแสงที่สะท้อนและตกกระทบอยู่ในทิศทางดั้งฉากกับ ระนาบตกกระทบ [33]



โดยที่ทั้ง p- และ s-polarization และนั้นเป็นอิสระต่อกันและสามารถคำนวณแยกกันได้ ซึ่ง Fresnel ได้อธิบายถึง p- และ s-polarization ของแสงที่สะท้อนบนผิววัตถุไว้ดังสมการที่ (2.5) และ (2.6) และ p- และ s-polarization ของแสงที่เดินผ่านทะลุวัตถุไว้ดังสมการที่ (2.7) และ (2.8) โดยที่ความหมายของตัวแปลต่าง ๆในสมการได้อธิบายไว้ดังรูปที่ 2.15 โดยที่ r คือแอม พลิจูดของคลื่นแสงที่สะท้อนจากรอยต่อระหว่างชั้นตัวกลางและ t คือแอมพลิจูดของคลื่นแสงที่ เดินทางผ่านทะลุรอยต่อระหว่างชั้นตัวกลาง ส่วนตัวห้อย p และ s แสดงถึง p- และ spolarization

$$t_{p} = \frac{2n_{0}\cos\phi_{i}}{n_{0}\cos\phi_{i} + n_{l}\cos\phi_{i}} --- (2.8)$$



รูปที่ 2.15 ความหมายของตัวแปลต่างๆที่ใช้ในสมการที่ (2.5) ถึง (2.8) [30]

2.5.3 หลักการทำงานของ Ellipsometry

Ellipsometry จะวัดการความสัมพันธ์ของการเปลี่ยนแปลงของ p- และ s-polarization ของแสงซึ่งจะใช้แสงอ้างอิงซึ่งรู้ Polarization ในการวัดเมื่อแสงอ้างอิงสะท้อนหรือเดินทางผ่าน วัสดุตัวอย่างซึ่งทำให้เกิดการเปลี่ยนแปลง Polarization ซึ่ง Ellipsometry จะวัดแสงที่ เปลี่ยนแปลง Polarization เปรียบเทียบกับแสงอ้างอิง ไดอะแกรมของการวัด Ellipsometry แสดงไว้ดังรูปที่ 2.16 [30] แสงที่ตกกระทบเป็นแบบ Linear polarized ซึ่งเรียกว่าแสงที่รู้ Polarized เมื่อแสงที่รู้ Polarized สะท้อนออกจากผิวของวัตถุทำให้แอมพลิจูดและเฟสของ p-และ s-polarized ของแสงเป็นลักษณะ Elliptical polarized ซึ่ง Ellipsometry จะวัดการ เปลี่ยนแปลงของแอมพลิจูด (Δ) และเฟส (ψ) ของ p- และ s-polarized ซึ่งการเปลี่ยนแปลง Polarization ของแอมพลิจูดของแสงที่สะท้อนจากรอยต่อระหว่างตัวกลางสามารถเขียนเป็น สมการทั่วไปได้ดังสมการที่ (2.9) โดยที่ ρ คือการเปลี่ยนแปลง Polarization, Δ คืออัตราส่วน ความเข้มแสงและ ψ คือความแตกต่างของเฟส [30]



2.5.4 การวิเคราะห์ข้อมูลของ Ellipsometry [30]

Ellipsometry จะวัดการเปลี่ยนแปลง Polarization ของแสง ซึ่งในการวัดนั้นจะใช้แสง ้ความยาวคลื่นหลายค่า และมีมุมที่ใช้ในการวัดคงที่หรือหลายมุม เพื่อระบุคุณสมบัติของชิ้นงาน ที่วัดเช่น ความหนาของฟิล์ม, ค่าดรรชนีหักเหของวัสดุแต่ละชั้น และความหยาบของพื้นผิว ซึ่ง กระบวนการทั่วไปที่ Ellipsometry ใช้ในการวิเคราะห์คุณสมบัติของวัตถุแสดงไว้ดังแผนผังในรูป ที่ 2.17 [30] โดยมีขั้นตอนดังนี้ หลังจากที่ได้ทำการวัดชิ้นงานตัวอย่างแล้วแบบจำลองจะถูก สร้างขึ้นมาเพื่ออธิบายลักษณะขอ<mark>งชิ้นงานตัวอย่า</mark>งซึ่งแบบจำลองนี้จะใช้ในการคำนวณและ ทำนายผลจากสมการ Fresnel's (Fresnel's equation) ซึ่งอธิบายถึงความหนา, ค่าดรรชนีหักเห ของวัสดุแต่ละชั้น และความหยาบของพื้นผิว ซึ่งถ้าไม่รู้ค่าเหล่านี้ Ellipsometry จะทำการ ประมาณค่าเริ่มต้นเพื่อจุดประสงค์ในการคำนวณเบื้องต้นซึ่งค่าที่คำนวณได้จะถูกนำไป เปรียบเทียบกับข้อมูลที่ได้จากการวัดโดยจะทำการเปลี่ยนแปล<mark>ง</mark>พารามิเตอร์ต่างๆของวัสดุที่ไม่รู้ ้ค่าเช่น ความหนา ดรรชนีหักเหและความหยาบของพื้นผิวเพื่อที่จะปรับปรุงความเข้ากันของ ข้อมูลจากการคำนวณและการวัด โดยทั่วไปในการหาความเข้ากันที่ดีที่สุดของข้อมูลจากการ คำนวณและจากการวัดจะใช้วิธี Regression ซึ่งใช้ ค่าเฉลี่ยของค่าความผิดพลาดกำลังสอง (Mean Square Error, MSE) เป็นตัวพยากรณ์เพื่อปรับปรุงความแตกต่างระหว่างข้อมูลจากการ ้คำนวณและข้อมูลจากการวัดให้ดีขึ้นซึ่งพารามิเตอร์ต่างๆที่ไม่รู้ค่าเช่น เช่น ความหนา ดรรชนี ้หักเหและความหยาบจะสามารถเปลี่ยนแปลงได้จนกว่าจะได้ค่า MSE ที่น้อยที่สุด โดยที่คำตอบ (ค่าพารามิเตอร์ต่างๆเช่น ความหนา ดรรชนีหักเหและความหยาบ ที่ทำการเปลี่ยนแปลง ้จนกระทั่งได้ที่ MSE มีค่าน้อยที่สุด) ที่ถูกต้องที่สุดจะสัมพันธ์กับค่า MSE ที่น้อยที่สุด



รูปที่ 2.17 แผนผังการวิเคราะห์ข้อมูลของ Ellipsometry [30]

2.6 การวัดคุณสมบัติทา<mark>งกลของฟิล์ม</mark>

โดยทั่วไปมีอยู่หลากหลายวิธีในการบ่งบอกถึงประสิทธิภาพของพื้นผิวและคุณสมบัติ ทางกลของฟิล์ม DLC การทดสอบเพื่อวัดคุณสมบัติทางกลจะประกอบด้วย การวัดความแข็งแรง (Hardness and nanoindentation test) การวัดความสามารถในการยึดเกาะ (Adhesion) โดย การทดสอบ Scratch (Scratch test) และการทดสอบการคงทนต่อรอยขีดข่วน (Wear test) [20, 26]

2.6.1 การวัดความแข็งแรงของฟิล์ม

การวัดความแข็งแรง (Hardness test) ถูกใช้เพื่อวัดคุณสมบัติของฟิล์มมานานแล้ว การ วัดด้วย Microindentation มีข้อดีคือประหยัด ไม่ซับซ้อนและนิยมใช้กันอย่างแพร่หลายแต่ใน การวัด Hardness นั้นยากที่จะแยกผลของกระทบของ substrate ที่มีต่อ Hardness ออกจาก ฟิล์ม ยิ่งไปกว่านั้นในการวัด DLC ฟิล์มการเกิดรอยแตกนั้นเป็นเรื่องปกติและอาจเกิดขึ้นใน ลักษณะ Nested crack รอบๆเส้นรอบวงของรอยกดดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 2.18 [20] ดังนั้นจึง ยากที่จะระบุขนาดของรอยกดได้อย่างแม่นยำและนำไปสู่ความไม่แน่นอนในการคำนวณ Hardness [20]



รูปที่ 2.18 Nested crack ที่เกิดขึ้นจากการใช้วิธี Microindentator บนฟิล์ม DLC [20]

ในปัจจุบัน Nanoindentation นั้นกลายเป็นวิธีที่นิยมในการวัด Elastic modulus และ Hardness ของฟิล์ม ในการวัด Nanoindentation แรงและความลึกที่กดลง (Displacement) ไป บนวัดถุด้วอย่าง (Sample) จะถูกบันทึกไว้เป็นฟังก์ชันของเวลาเพื่อที่จะสร้าง Mechanical fingerprint ของการตอบสนองทางกลในการกด ข้อดีของ Nanoindentation ที่เหนือกว่าการวัด Hardness แบบทั่วไปคือสามารถวัดคุณสมบัติทางกลของฟิล์มแยกกับ Substrate ได้ซึ่งมีกฏอยู่ ว่าการที่จะสามารถวัด Hardness ของฟิล์มเพียงอย่างเดียวความลึกในการกดต้องอยู่ที่ประมาณ 10% ของความหนาของฟิล์ม [20] ความสัมพันธ์ระหว่างแรงที่ใช้กดและความลึกที่กดลงไปโดย การใช้ Nanoindentation บน DLC ฟิล์มที่ปลูกด้วยวิธีที่แตกต่างกันแสดงไว้ดังรูปที่ 2.19 [26] โดยใช้แรงในการกด 0.2 ถึง 10 มิลลินิวตันโดยจะมีการตรวจจับและบันทึกความสัมพันธ์ระหว่าง แรงที่ใช้กดกับความลึกที่กดลงไป (Load displacement curve) DLC ที่ใช้ในการทดสอบมีความ หนา 100 นาโนเมตรปลูกบนซิลิกอน Substrate โดยที่วิธี FCA (Filter cathodic arc) มีค่า Hardness สูงที่สุดและตามมาด้วย ECR-CVD (ECR-chemical vapour deposition), IB (Ion beam deposition, IBD), SP (Sputtering) และซิลิกอน Substrate ตามลำดับโดยที่ความลึกของ รอยกจะแปรผกผันกับ Hardness [26]



รูปที่ 2.19 ความสัมพันธ์ร<mark>ะ</mark>หว่างแรงที่ใช้กดกับความลึกของรอยกดของ DLC หนา 100 นาโน เมตรที่ปลูกด้วยวิธีต่างๆบนซิลิกอน Substrate และซิลิกอน Substrate [26]

2.6.2 Microscratch [26]

ในการศึกษา Microscratch ใช้หัวกด (Indentor) ที่มีลักษณะเป็นกรวยโดยมีปลายที่มี เส้นผ่านศูนย์กลาง 1 ไมโครเมตรลากบนผิวของวัตถุตัวอย่างและเพิ่มแรงกดจนกระทั่งเกิดความ เสียหายขึ้นบนพื้นผิวของวัตถุตัวอย่างโดยจะตรวจจับโดยใช้สัมประสิทธิ์ของความเสียดทานซึ่ง สัมประสิทธิ์ของความเสียดทานจะค่อย ๆเพิ่มขึ้นเมื่อเกิดการขูดขึ้นโดยที่การเพิ่มขึ้นอย่าง ฉับพลันของสัมประสิทธิ์ของความเสียดทานจะสัมพันธ์กับ Scratch resistance หรือความ แข็งแรงในการยึดเกาะของฟิล์ม (Adhesion strength) Microscratch เป็นเทคนิคที่ใช้ใน การศึกษาการยึดเกาะของฟิล์ม (Adhesion) และความทนทานต่อการสึกหรอเชิงกล (Mechanical durability) ของการปลูกฟิล์มวิธีต่าง ๆ ในการทดสอบ Scratch การเกิดรอยแตก หรือการลอกออกของฟิล์ม (Delamination) จะถูกตรวจจับโดยการเพิ่มขึ้นอย่างฉับพลันของ สัมประสิทธิ์ของความเสียดทานซึ่งแรงกดที่สัมพันธ์กับการเปลี่ยนแปลงอย่างฉับพลันของ สัมประสิทธิ์ของความเสียดทานดือ Critical load กราฟความสัมพันธ์ของสัมประสิทธิ์ของความ เสียดทานกับแรงกดและรูปร่างของพื้นผิวที่เกิดความเสียหายจากการทดสอบ Scratch ที่ได้จาก การวัด AFM (Atomic force microscope) ของฟิล์ม DLC หนา 20 นาโนเมตรที่ปลูกด้วยวิธีที่ แตกต่างกันบนซิลิกอน Substrate แสดงไว้ดังรูปที่ 2.20 [26] โดยที่ลูกศรในภาพระบุถึง Critical load ซึ่งแสดงให้เห็นว่า FCA และ ECR-CVD มีการยึดเกาะของฟิล์มดีกว่า IB และ SP ซึ่ง Critical load จะแปรผันตรงกับความสามารถในการยึดเกาะของฟิล์มโดยที่สามารถวิเคราะห์รอย ขีดข่วนที่เกิดขึ้นจากรูปร่างของรอยขีดข่วนที่ได้จากการวัด AFM ไดอะแกรมลักษณะการลอก ออกของ DLC ฟิล์มแสดงไว้ดังรูปที่ 2.21 [26] ก่อนที่จะเกิดการลอกออกของฟิล์มถ้าฟิล์มมี ความแข็งแรงและความเหนียวดี (Toughness) การขูดจะทำให้วัสดุที่ใช้เคลือบเสียรูปร่าง เนื่องจากเกิดความเสียหายขึ้นที่พื้นผิว (รูปที่ 2.21a) อย่างไรก็ตามถ้าฟิล์มมีความแข็งแรงและ ดวามเหนียวน้อยการขูดจะทำให้เกิดเศษเล็ก ๆของวัสดุที่ใช้เคลือบ (รูปที่ 2.21b) เมื่อแรงกด (Normal load) เพิ่มขึ้นจนถึง Critical load จะเกิดการลอกของฟิล์มที่รอยต่อระหว่างฟิล์มกับ Substrate (รูปที่ 2.21c) ถ้าเพิ่มแรงกดให้มากกว่า Critical load จะทำให้เกิด Breakdown ของ ฟิล์มขึ้นเนื่องจากฟิล์มจะแตกออก (รูปที่ 2.21d)



Normal load (mN)

รูปที่ 2.20 กราฟความสัมพันธ์ของสัมประสิทธิ์แรงเสียดทานกับแรงกดและรูปร่างของพื้นผิวที่ เกิดความเสียหายของฟิล์ม DLC หนา 20 นาโนเมตรที่ปลูกด้วยวิธีที่แตกต่างกันบนซิลิกอน Substrate [26]



รูปที่ 2.21 ใดอะแกรมกลไกการเกิดความเสียหายของฟิล์ม DLC (a) ฟิล์มเสียรูปร่างเนื่องจาก การขูด (b) เกิดเศษของฟิล์มขึ้นเนื่องจากการขูด (c) ฟิล์มเกิดการลอกออกจาก Substrate (d) เกิดฟิล์ม Breakdown ขึ้นเนื่องจากฟิล์มเกิดรอยแตกขึ้น [26]

2.6.3 การทดสอบรอยขีดข่วน [24]

การศึกษา Microwear สามารถทำได้โดยใช้ AFM (Atomic force microscope) โดยใช้ หัวกดเพชรที่มีรูปทรงพีระมิดมีเส้นผ่านศูนย์กลาง 100 นาโนเมตรโดยใช้แรงในการกดตั้งแต่ 1 ถึง 150 ไมโครนิวตัน หัวกดเพชรจะยึดติดกับคานที่ทำด้วยเหล็กกล้าไร้สนิม (Stainless steel) โดยที่จะลากไปบนผิวของวัตถุตัวอย่างในทิศทางตั้งฉากกับแกนยาวของคานโดยทั่วไปใช้อัตรา ความถี่ 0.5 รอบต่อวินาทีหัวกดเพชรจะติดอยู่ที่ปลายคาน สำหรับการศึกษา Microwear โดยทั่วไปจะใช้หัวกดเพชรลากไปบนวัตถุตัวอย่างเป็นพื้นที่ 2 ไมโครเมตร x 2 ไมโครเมตรและ ลากซ้ำตามจำนวนรอบที่กำหนด

Microwear ทดสอบกับ DLC ฟิล์มที่ปลูกด้วยวิธีที่แตกต่างกันบนซิลิกอน Substrate ตามที่แสดงไว้ดังรูปที่ 2.22 [24] โดยที่ฟิล์มที่ปลูกด้วยวิธี FCA กับ ERCVD ที่มีความหนา 20 นาโนเมตรมีความทนทานต่อรอยขีดข่วนได้อย่างดีเยี่ยมโดยสามารถทนได้ที่แรงมากถึง 80 ไม โครนิวตันซึ่งที่แรงกดนี้จะทำให้ฟิล์มที่ปลูกด้วยวิธี IB นั้นเสียหายได้ ฟิล์มที่ปลูกด้วยวิธี SP จะ เสียหายด้วยแรงเพียง 35 ไมโครนิวตัน ที่ฟิล์มหนา 10 นาโนเมตรฟิล์มที่ปลูกด้วยวิธี ERCVD ต้องใช้แรง 65 ไมโครนิวตันโดยทำการขูดซ้ำไปซ้ำมาถึง 45 รอบถึงจะเกิดความเสียหายขึ้นใน ขณะที่ IB และ FCA เกิดความเสียหายที่ 45 ไมโครนิวตันโดยที่ผลจากการทดสอบพบว่าการ ปลูกฟิล์มด้วยวิธี FCA และ ERCVD ที่มีความหนาฟิล์ม 10 ถึง 20 นาโนเมตร มีความสามารถ ในการทนทานต่อรอยขีดข่วนดีที่สุด โดยที่ความสามารถในการทนทานต่อรอยขีดข่วนสามารถ ระบุได้จากความลึกของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้น ปริมาณแรงกดที่สามารถทนได้ สัมประสิทธิ์ของ ความเสียดทาน และจำนวนรอบที่สามารถทนได้



Number of cycles รูปที่ 2.22 ข้อมูลกดทดสอบ Wear บนฟิล์ม DLC ที่ปลูกด้วยวิธีที่แตกต่างกัน ความหนาฟิล์มใน แถวเดียวกันจะเท่ากัน โดยที่แต่ละกราฟจะแสดงความลึกของรอยขีดข่วนและสัมประสิทธิ์ของ ความเสียดทาน [26]

บทที่ 3

การสร้างดิสก์ต้นแบบ

ในงานวิจัยนี้มีแนวทางในการปรับปรุงอายุการใช้งานของจานแก้วโดยการพัฒนาจาน แก้วที่เคลือบผิวหน้าด้วยวัสดุแข็งเช่น DLC (Diamond-like-coating) ซึ่งจะแบ่งวัตถุประสงค์ ออกเป็น 2 ข้อคือ ปรับปรุงอายุการใช้งานของจานแก้ว และ การเพิ่มความไวในการวัด Flying height ของจานแก้วโดยมีขั้นตอนในการดำเนินโครงการ 3 ขั้นตอนคือ 1.การสร้างดิสก์ (Disk fabrication) เป็นการพัฒนาดิสก์ให้มีความแข็งแรงทนทาน (บทที่ 3) 2.การประเมินผลดิสก์ (Evaluation) เป็นการตรวจสอบคุณภาพของดิสก์และอายุการใช้งาน (บทที่ 4 และ 5) 3.การเพิ่ม ความไวในการวัด Flying height (Sensitivity improvement) เพื่อพัฒนาดิสก์ให้มีความไวสูงขึ้น ซึ่งจะทำให้สามารถวัดค่า Flying height ได้ละเอียดขึ้น (บทที่ 7)

เนื่องจากในกลุ่มวัสดุเคลือบผิวชนิดที่โปร่งใสนั้น DLC มีความแข็งแรงมากที่สุดเมื่อ เทียบกับวัสดุเคลือบชนิดอื่นและนิยมนำมาใช้เคลือบผิววัสดุเพื่อเพิ่มความทนทานต่อรอยขีด ข่วน [26, 34, 35] เช่นใบมีดโกน, อุปกรณ์ทางการแพทย์, ประยุกต์ใช้ในการสร้างระบบ เครื่องกลไฟฟ้าจุลภาค (MEMS) รวมถึงในแผ่นจานแม่เหล็กที่ใช้ในฮาร์ดดิสก์ก็มีการเคลือบชั้น ของ DLC เพื่อเพิ่มความทนทานต่อการสึกกร่อนด้วย [20, 36-38] อีกทั้งยังสะดวกในการปลูก ฟิล์มเนื่องจากสามารถเข้าไปใช้เครื่องมือได้ที่บริษัทเวสเทิร์น ดิจิตอล (ประเทศไทย)

ดังนั้นในงานวิจัยนี้จึงเลือก DLC เป็นวัสดุเคลือบบนผิวจานแก้วเพื่อเพิ่มความทนทาน ของจานแก้ว ซึ่งในบทนี้จะอธิบายถึงกระบวนการในการสร้างดิสก์ด้วยวิธีการ Ion beam deposition (บทที่ 3.1) ตลอดจนปัญหาที่เกิดขึ้น และการปรับปรุงแก้ไข (บทที่ 3.2) และทดสอบ การใช้งานดิสก์ที่สร้างขึ้นในเครื่อง flying height tester (บทที่ 3.3)

3.1 กระบวนการสร้างดิสก์

ในการสร้างดิสก์นี้ใช้วิธีการปลูกฟิล์มแบบ Ion beam deposition โดยมีกระบวนการ ต่าง ๆดังต่อไปนี้ โดยที่พารามิเตอร์ต่าง ๆที่ใช้ในกระบวนการปลูกฟิล์มแสดงไว้ดังตารางที่ 3.1 และขั้นตอนในการปลูกฟิล์มซิลิกอนและ DLC แสดงไว้ดังรูปที่ 3.1

- 1. ทำความสะอาดถาดวางดิสก์ด้วยน้ำยา IPA (Iso Phopyl Alcohol)
- 2. ใช้ปืนยิ่งในโตรเจนในการเป่าสิ่งสกปรกออกจากผิวของจานแก้ว (รูปที่ 3.2)

- นำจานแก้วไปวางบนถาดวางดิสก์และใส่เข้าไปในเครื่อง Ion beam deposition (RF-Load lock, Commonwealth Scientific Corporation (CSC), รูปที่ 3.3)
- ทำการกัดผิวหน้าของดิสก์เพื่อทำความสะอาดทั้ง Organic และ Inorganic contamination ด้วยกระบวนการ Dry etching ด้วยก๊าซ Argon เป็นเวลา 15 นาทีโดยใช้แหล่งกำเนิด ไอออนขนาด 16 เซนติเมตร ซึ่งมี RF power 320 วัตต์และกระแสของลำไอออน 120 มิลลิแอมแปร์
- ปลูกฟิล์มซิลิกอนตามความหนาที่ต้องการโดยใช้แหล่งกำเนิดไอออนขนาด 12 เซนติเมตร ซึ่งมี Discharge voltage 40 โวลด์และกระแสของลำไอออน 50 มิลลิแอมแปร์
- 6. ปลูกฟิล์ม DLC ตามความหนาที่ต้องการ โดยที่การสร้างฟิลม์ DLC นั้นจะใช้สารตั้งต้นคือ มีเทน (Methane, CH₄) และ เอทีลีน (Ethylene, C₂H₄) ซึ่งมีอัตราการไหลของก๊าซคือ 7 และ 5.6 sccm (Standard cubic centrimeter) ตามลำดับ โดยใช้แหล่งกำเนิดไอออน ขนาด 16 เซนติเมตร ซึ่งมี RF power 320 วัตต์และกระแสของลำไอออน 100 มิลลิ แอมแปร์ ส่วนความดันที่ใช้ในการปลูกฟิล์มทั้งหมดคือ 64.6 มิลลิทอร์ (mTorr) โดยที่จาน แก้วหลังจากผ่านขั้นตอนการปลูกฟิล์มจะมีลักษณะดังรูปที่ 3.1 ซึ่งประกอบด้วยชั้นของ ฟิล์มซิลิกอนและ DLC ส่วนรูปของจานแก้วก่อนและหลังผ่านกระบวนการปลูกฟิล์มแสดง เปรียบเทียบไว้ดังรูปที่ 3.4 โดยที่พารามิเตอร์ต่าง ๆที่ใช้ในการปลูกฟิล์มแสดงไว้ดังตาราง ที่ 3.1

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 3.1 ขั้นตอนในการปล<mark>ูกฟิล์มและลักษณะข</mark>องดิ<mark>สก์หลั</mark>งจากผ่านกระบวนการปลูกฟิล์ม



รูปที่ 3.2 ปืนในโตรเจน (ซ้าย), ใช้ปืนในโตรเจนเป่าสิ่งสกปรกออกจากผิวของจานแก้ว (ขวา)



รูปที่ 3.3 ขณะนำดิสก์ใส่เข้าไปในเครื่อง RF-load lock เพื่อทำการปลูกฟิล์ม



ตารางที่ 3.1 พารามิเตอร์ต่าง ๆที่ใช้ในกระบวนการปลูกฟิล์ม

Process Parameter	AR etcher 16cm ion source	Si deposition 12cm ion source	DLC deposition 16cm ion source	Unit
PBN Argon	12	12	12	sccm
16cm Argon	15	Willes	-	sccm
12cm Argon	11	15	<u> </u>	sccm
16cm Methane	-		7	sccm
16cm Ethylene	-		5.6	sccm
Beam volt	120	500	120	Volt
Beam current	120	50	100	mA
Acc. Volt	200	150	320	Volt
RF forward	320		320	Watt
Discharge volt		40		Volt

3.2 สรุปปัญหาที่เกิดขึ้นในการสร้างดิสก์

3.2.1 ดิสก์ที่เคลือบด้วยฟิล์ม DLC เพียงอย่างเดียว

<u>ปัญหาที่เกิดขึ้น</u>

จากการทดสอบโดยการนำไปใช้ในเครื่อง Flying height tester ในเบื้องต้นพบว่า หัวอ่าน/เขียนไม่สามารถบินได้เนื่องจากมีเศษของ DLC ติดอยู่ที่ ABS ดังที่แสดงไว้ดังรูปที่ 3.5 ทำให้หัวอ่านสูญเสียความสามารถในการบินซึ่งปัญหาที่เกิดขึ้นคือการยึดติด (Adhesion) ของ DLC และจานแก้วไม่ดีทำให้ DLC ลอกออก (Delamination) จากจานแก้วเมื่อเกิดการสัมผัส ระหว่างหัวอ่าน/เขียนและดิสก์ทำให้เกิดเศษของ DLC ที่หลุดลอกไปติดที่ ABS



รูปที่ 3.5 ABS หลังการทด<mark>สอบของดิ</mark>สก์ที่มี DLC (ซ้าย), จานแก้วธรรมดา (ขวา) ซึ่งวงกลม แสดงให้เห็นถึงเศษของ DLC ที<mark>่มาเกาะ</mark>กับ ABS

<u>แนวทางการแก้ไขและปรับปรุง</u>

โดยการใช้ชั้นช่วยยึดเกาะ (Adhesion layer) ซึ่งเลือกใช้ชั้นซิลิกอนใส่ระหว่าง DLC และจานแก้วเพื่อเพิ่มความสามารถในการยึดติด

3.2.2 ดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนและชั้นของ DLC แต่มีชั้นของฟิล์ม DLC บางเกินไป <u>ปัญหาที่เกิดขึ้น</u>

จากการทดสอบโดยการนำไปใช้ในเครื่อง Flying height tester ในเบื้องต้นซึ่งพบว่า หัวอ่าน/เขียนสามารถบินได้ที่ Flying height 14 นาโนเมตรขึ้นไปโดยไม่เกิดรอยขีดข่วนส่วน การทดสอบบินที่ 12 นาโนเมตรพบว่าหัวอ่าน/เขียนไม่สามารถบินได้โดยพบว่าเกิดรอยขีดข่วน ขึ้นที่ดิสก์ดังแสดงไว้ในรูปที่ 3.5 ซึ่งจากการวิเคราะห์รอยที่เกิดขึ้นจากกล้องจุลทรรศน์พบว่า ขอบรอยที่เกิดขึ้นมีลักษณะค่อนข้างคมจึงน่าจะเป็นสาเหตุมาจากที่ชั้นของ DLC มีความแข็งแรง ไม่พอทำให้เกิดรอยขีดข่วนขึ้นบนผิวของดิสก์และไม่พบการลอกออกของ DLC ในเบื้องต้นทำให้ สันนิษฐานว่าการยึดติดของฟิล์มค่อนข้างดีแล้ว



รูปที่ 3.6 รอยขีดข่วนที่เกิดบนดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนแต่มีชั้นของฟิล์ม DLC บางเกินไป (ซ้าย) ภาพถ่ายของรอยขีดข่วนจากกล้องจุลทรรศน์ที่กำลังขยาย 40 เท่า (ขวา)

<u>แนวทางการแก้ไขและปรับปรุง</u>

เพิ่มความหนาของฟิล์ม DLC เพื่อเพิ่มความแข็งแรง

3.2.3 ดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนและชั้นของ DLC แต่มีชั้นของซิลิกอนหนาเกินไป <u>ปัญหาที่เกิดขึ้น</u>

จากการทดสอบโดยการนำไปใช้ในเครื่อง Flying height tester โดยใช้ดิสก์ที่มีชั้นของ ซิลิกอนหนา 7.5 นาโนเมตรและชั้นของ DLC 10 นาโนเมตรในเบื้องต้นซึ่งพบว่าหัวอ่าน/เขียน สามารถบินได้ที่ Flying height 12 นาโนเมตรโดยไม่เกิดรอยขีดข่วนแต่พบปัญหาในการ มองเห็น Pole-tip ของโปรแกรมในเครื่องวัด Flying height tester ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 3.7 จะ เห็นว่าดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนจะมองเห็น Pole-tip ได้ลำบากกว่าจานแก้วทั่วไปซึ่งเป็นผลมา จากดิสก์มีชั้นของซิลิกอนหนาเกินไป โดยจะสังเกตได้จากรูปที่ 3.6 ทางด้านซ้ายว่าดิสก์ที่มีชั้น ของซิลิกอนจะทำให้สีของดิสก์เข้มขึ้นซึ่งต่างไปจากเดิมซึ่งมีลักษณะโปร่งใส โดยจะกล่าวถึง ความสำคัญของ Pole-tip ในหัวข้อที่ 3.3

จุฬาลงกรณ่มหาวิทยาลัย



รูปที่ 3.7 แสดงตำแหน่งของ Pole-tip บน ABS (ซ้าย) Pole-tip ของจานแก้วทั่วไป (ขวาบน) Pole-tip ของดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนหนาเกินไป (ขวาล่าง)

<u>แนวทางการแก้ไขและปรับปรุง</u>

ลดความหนาของชั้นซิลิกอนเพื่อปรับปรุงการมองเห็น Pole-tip

3.3 การทดสอบความสามารถในการบินของหัวอ่าน/เขียนด้วยดิสก์ต้นแบบ (Flyability)

การทดสอบนี้จะเป็นการใช้ตรวจสอบดิสก์ในเบื้องต้นโดยการนำดิสก์ต้นแบบไปใช้งาน ในเครื่อง Flying height เพื่อทดสอบการบินของหัวอ่าน/เขียนว่าสามารถบินได้ตามปกติหรือไม่ ถ้าหัวอ่าน/เขียนไม่สามารถบินได้ก็ปรับปรุงดิสก์พารามิเตอร์ (ความหนาของชั้นฟิล์ม) โดย อ้างอิงจากผลจากภาพถ่ายของ ABS และการ ตรวจสอบดิสก์หลังจากการใช้ซึ่งการทดสอบนี้ สามารถบอกถึงความแข็งแรงของดิสก์ และ ปัญหาที่เกิดขึ้นเนื่องจากการนำดิสก์ไปใช้ใน เครื่องวัด Flying height tester ในเบื้องต้นได้

ในการทดสอบนี้พบว่าดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 7.5 นาโนเมตรและ DLC 10 นาโน เมตรนั้นหัวอ่าน/เขียนสามารถบินได้โดยไม่เกิดรอยขีดข่วนแล้วแต่แต่เนื่องจากดิสก์ที่ใช้ซิลิกอน ที่หนาเกินไปจะทำให้สีของดิสก์นั้นเข้มขึ้นกว่าจานแก้วมากซึ่งจะเป็นปัญหาในการวัด Flying height คือมองเห็น Pole-tip ได้ไม่ชัดเจนทำให้เครื่องวัดไม่สามารถระบุตำแหน่ง Pole-tip ได้ ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 3.7 โดยที่ Pole-tip ถือเป็นตำแหน่งสำคัญที่โปรแกรมในเครื่อง Flying height tester ใช้เป็นตำแหน่งอ้างอิงในการระบุตำแหน่งต่าง ๆบน ABS ดังนั้นจึงต้องจำกัดความ หนาของชั้นซิลิกอนเพื่อไม่ให้เป็นอุปสรรคการมองเห็น Pole-tip

บทที่ 4

การทดสอบความหนาของซิลิกอนที่มีผลต่อการมองเห็น Pole-tip และความแข็งแรงของดิสก์

เนื่องจากความหนาของซิลิกอนจะมีผลต่อความแข็งแรงดิสก์และการมองเห็น Pole-tip จึงต้องทำการศึกษาความหนาของซิลิกอนที่เหมาะสมเพราะถ้าซิลิกอนบางเกินไปก็จะผลต่อการ ยึดติดของฟิล์มไม่ดีซึ่งอาจทำให้เกิดการลอกออกของฟิล์มได้ (Delamination) แต่ถ้าซิลิกอนมี ความหนาเกินไปก็จะทำให้เป็นอุปสรรคต่อการมองเห็น Pole-tip จึงจำเป็นต้องมีการทดสอบ เพื่อหาความหนาของซิลิกอนที่เหมาะสมดังนั้นจึงทำการสร้างดิสก์ตามกระบวนการสร้างใน หัวข้อที่ 3.1 จำนวน 5 แผ่นโดยที่แต่ละดิสก์จะมีความหนาซิลิกอนแตกต่างกันโดยมีความหนา ตั้งแต่ 1, 3, 5, 7 และ 9 นาโนเมตรโดยที่ความหนาของ DLC คงที่ที่ 15 นาโนเมตรเนื่องความ หนาของ DLC ไม่มีข้อจำกัดจึงเลือกความหนาที่ 15 นาโนเมตรเพื่อเน้นด้านความแข็งแรงของ ดิสก์จากนั้นก็จะนำไปทดสอบความหนาของซิลิกอนที่มีผลต่อความชัดเจนของ Pole-tip โดย นำไปใช้งานในเครื่อง Flying height tester ส่วนความแข็งแรงของดิสก์จะทดสอบโดยการทำ Wear test เพื่อวัดการยึดติดของฟิล์ม [20, 26, 39-41] หลังจากนั้นดิสก์ให้ผลการทดสอบที่ดี ที่สุด กล่าวคือดิสก์ที่มีความแข็งแรงมากที่สุดโดยที่ยังสามารถมองเห็น Pole-tip ได้อย่างชัดเจน จะถูกนำไปทดสอบในการวัดอายุการใช้งานของดิสก์เปรียบเทียบกับจานแก้ว

4.1 การทดสอบความห<mark>น</mark>าของซิลิกอนที่มีผลต่อการมองเห็น Pole-tip

ในการทดสอบนี้จะนำดิสก์ที่สร้างขึ้นทั้ง 5 ดิสก์ไปทดสอบการมองเห็นตำแหน่ง Pole-tip ในเครื่อง Flying height tester โดยดิสก์ที่โปรแกรมอัตโนมัติในเครื่องวัด Flying height สามารถ ตรวจจับตำแหน่ง Pole-tip ได้โดยอัตโนมัติจะผ่านการทดสอบนี้ โดยมีเครื่องมือวัด, อุปกรณ์, ขั้นตอนการทดสอบ และ ผลการทดสอบ ดังนี้

<u>เครื่องมือวัด</u>

1. เครื่องวัด Flying height (DFHT5, KLA-Tencor)

<u>อุปกรณ์</u>

- ดิสก์ที่เคลือบผิวด้วยซิลิกอน (1, 3, 5, 7 และ 9 นาโนเมตร) และ DLC 15 นาโน เมตร
- 2. หัวอ่าน/เขียนที่บินด้วยความสูง 12 นาโนเมตร

<u>ขั้นตอนการทดสอบ</u>

- 1. นำดิสก์ใส่ในเครื่องวัด Flying height tester
- 2. ทดสอบให้โปรแกรมอัตโนมัติหาตำแหน่ง Pole-tip

<u>ผลการทดสอบ</u>

ดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตร และ 3 นาโนเมตรเท่านั้นที่ผ่านการทดสอบโดย ที่โปรแกรมอัตโนมัติในเครื่องวัด Flying height สามารถตรวจจับตำแหน่ง Pole-tip บน ABS ของหัวอ่าน/เขียนเมื่อทำการทดสอบด้วยดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอนน้อยกว่า 3 นาโนเมตร แต่ โปรแกรมอัตโนมัติไม่สามารถตรวจจับตำแหน่ง Pole-tip เมื่อทำการทดสอบด้วยดิสก์ที่มีความ หนาซิลิกอนมากกว่า 3 นาโนเมตร รูปที่ 4.1 แสดงถึง Pole-tip บน ABS ของหัวอ่าน/เขียนของ ดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1, 3, 5, 7 และ 9 นาโนเมตรโดยความหนาของ DLC ของดิสก์ ทั้งหมดคงที่ที่ 15 นาโนเมตร ซึ่งจากรูปจะเห็นว่าการทดสอบที่ใช้ดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 และ 3 นาโนเมตรจะสามารถมองเห็นรูปร่างของ Pole-tip ได้ชัดเจน ในทางกลับกันการทดสอบ ที่ใช้ดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 5, 7 และ 9 นาโนเมตร ภาพของ Pole-tip นั้นจะไม่ชัดเจนและ แยกแยะตำแหน่ง Pole-tip ออกจาก ABS ได้ยากจึงทำให้โปรแกรมอัตโนมัติไม่สามารถตรวจจับ ตำแหน่ง Pole-tip ได้

จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



Si 5nm / DLC 15nm

Si 7nm / DLC 15nm

รูปที่ 4.1 แสดงความชัดเจนขอ<mark>ง Pole-tip บน ABS เมื่อท</mark>ดสอบด้วยจานแก้วและดิสก์ที่มีความ หนาซิลิกอนแตกต่างกัน แ<mark>ถวบนจากซ้า</mark>ยไปขวา<mark>คือจานแก้ว,</mark> ดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 และ 3 นา โนเมตร แถวล่างจากซ้ายไปขวาคือ ดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 5, 7 และ 9 นาโนเมตร

4.2 การทดสอบผลของซิลิกอนที่มีต่อความแข็งแรงของดิสก์

การทดสอบผลของซิลิกอนที่มีต่อความแข็งแรงของดิสก์จะทดสอบโดยการใช้ Wear test ตามที่ได้อธิบายไว้ในหัวข้อที่ 2.7.3 โดยจะใช้หัวกดปลายแหลม (Probe) ที่ทำจากเพชรกด ลงไปบนชิ้นงานและลากหัวกดเพื่อให้เกิดรอยขีดข่วนเป็นลักษณะสี่เหลี่ยมจัตุรัส (Wear profile) บนชิ้นงาน ซึ่งความแข็งแรงของชิ้นงานจะบอกได้จากความลึกของรอยขีดข่วน โดยที่ความ แข็งแรงจะแปลผกผันกับความลึกของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้น ซึ่งหมายความว่ารอยขีดข่วนที่มี ้ความลึกน้อยกว่าบ่งบอกถึงความแข็งแรงที่มากกว่า โดยการทำ Wear test ในการทดสอบนี้มี เครื่องมือวัด, อุปกรณ์, ขั้นตอนการทดสอบ และ ผลการทดสอบดังต่อไปนี้

เครื่องมือวัด

- 1. เครื่องวัด Triboindentor รุ่น TI-900, Hysistron (รูปที่ 4.2)
- 2. หัวกดเพชรปลายแหลมชนิด Cube corner ที่มีรัศมีของหัวกด 100 นาโนเมตร (รูปที่ 4.3)



รูปที่ 4.2 เครื่องวัด Triboindentor รุ่น TI-900 ของบริษัท Hysistron



รูปที่ 4.3 หัวกดเพชรปลายแหลมชนิด Cube corner ที่มีรัศมีของหัวกด 100 นาโนเมตร [42]

<u>อุปกรณ์</u>

- 1. ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอน (1, 3, 5, 7 และ 9 นาโนเมตร) และ DLC 15 นาโนเมตร
- 2. จานแก้วปกติ (Glass disk)

<u>ขั้นตอนการทดสอบ</u>

- 1. หัวกดกดลงไปบนผิวหน้าของดิสก์ด้วยแรง 60 ไมโครนิวตัน
- ลากหัวกดไปบนผิวหน้าของดิสก์เป็นลักษณะสี่เหลี่ยมจัตุรัสขนาด 3 ไมโครเมตร x
 3 ไมโครเมตรโดยทำการลากหัวกดไปและกลับด้วยความเร็ว 7.5 ไมโครเมตรต่อ
 วินาที
- หลักจากทำการทดสอบรอยขีดข่วนเสร็จแล้ว ภาพของรอยขีดข่วน (Wear profile) จะถูกเก็บโดยการใช้โหมด AFM (Atomic force measurement) ของเครื่องวัด ซึ่ง จะลากหัวกดด้วยแรง 1 ไมโครนิวตันเป็นพื้นที่ 10 ไมโครเมตร x 10 ไมโครเมตร
- ทำการทดสอบซ้ำ 2 รอบทั้งบนดิสก์ที่สร้างขึ้นทั้งหมดและจานแก้ว โดยลำดับการ ทดสอบในรอบแรกจะเริ่มจากจานแก้วเป็นลำดับแรกและดิสก์ที่มีซิลิกอนบางไปหนา ส่วนรอบที่ 2 จะทำการทดสอบจากดิสก์ที่มีซิลิกอนหนาไปยังดิสก์ที่มีซิลิกอนบาง และจานแก้วเป็นลำดับสุดท้าย

<u>ผลการทดสอบ</u>

รูปที่ 4.4 แสดงถึงภาพของรอยขีดข่วน (Wear profile) ของจานแก้วและดิสก์ที่เคลือบ ผิวด้วยซิลิกอน และ DLC โดยที่ความลึกของรอยขีดข่วนของจานแก้วคือ 62.5 นาโนเมตรใน ขณะที่ความลึกของรอยขีดข่วนของดิสก์ที่เคลือบผิวหน้าและ DLC คือ 5 ถึง 7 นาโนเมตรซึ่งจะ เห็นได้ชัดว่าการเคลือบจานแก้วด้วยชั้นของซิลิกอนและ DLC สามารถทำให้ความลึกของรอย ขีดข่วนลดลงจาก 62.5 นาโนเมตรเป็น 5 นาโนเมตรหรือลดลง 92 เปอร์เซ็นต์ อย่างไรก็ตาม การเมื่อความหนาซิลิกอนมากกว่า 3 นาโนเมตรนั้นไม่แสดงถึงความแตกต่างอย่างมีนัยสำคัญ ของความลึกของรอยขีดข่วนซึ่งสามารถเห็นได้จากรูปที่ 4.5 ว่าความลึกของรอยขีดข่วนของ ดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรคือ 5.02 นาโนเมตรและซิลิกอนหนา 9 นาโนเมตรคือ 4.38 นาโนเมตรซึ่งจะเห็นได้ว่ามีค่าใกล้เคียงกัน จึงสามารถสรุปได้ว่าความแข็งแรงที่เพิ่มขึ้นจากการ เพิ่มความหนาของซิลิกอนมากกว่า 3 นาโนเมตรนั้นไม่มีความแตกต่างอย่างมีนัยสำคัญ





รูปที่ 4.5 ความสัมพันธ์ของความลึกของรอยขีดข่วนกับความหนาของซิลิกอนโดยที่เส้นประ แสดงถึงความลึกของรอยขีดข่วนบนจานแก้ว

4.3 สรุปผลการทดสอบ

จากการทดสอบความจัดเจนของ Pole-tip พบว่าดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอนน้อยกว่า 3 นาโนเมตรจะสามารถมองเห็น Pole-tip ได้ชัดเจนและโปรแกรมอัตโนมัติก็สามารถตรวจจับ ตำแหน่ง Pole-tip ได้ และจากผลการทดสอบความแข็งแรงพบว่าดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนและ DLC สามารถลดความลึกของรอยขีดข่วนลงได้ถึง 92 เปอร์เซ็นต์เมื่อเปรียบเทียบกับจานแก้ว แต่การเพิ่มความหนาซิลิกอนให้มากกว่า 3 นาโนเมตรนั้นไม่แสดงถึงความแตกต่างของความลึก ของรอยขีดข่วนอย่างมีนัยสำคัญ ดังนั้นจากการทดสอบผลของซิลิกอนที่มีต่อความชัดเจนในการ มองเห็น Pole-tip และความแข็งแรงดิสก์พบว่า ดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรเป็นดิสก์ที่มีความแข็งแรงมากที่สุดที่ยังสามารถมองเห็น Pole-tip ได้อย่าง ชัดเจนด้วย โดยที่ดิสก์นี้จะถูกเลือกเพื่อนำไปวัดอายุการใช้งานเปรียบเทียบกับจานแก้ว

บทที่ 5

การวัดอายุการใช้งานของดิสก์

ในการทดสอบอายุการใช้งานจะเป็นการนำดิสก์ไปใช้จริงในเครื่องวัด Flying height เพื่อทดสอบว่าดิสก์ที่สร้างขึ้นนั้นมีอายุการใช้งานมากขึ้นเท่าไรเมื่อเปรียบเทียบกับจานแก้วโดย ที่อายุการใช้งานนั้นจะพิจารณาจากระยะเวลาที่ใช้ในการทดสอบและความรุนแรงของรอยขีด ข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ (บทที่ 5.1) จากนั้นจะทำการตรวจสอบผลการทดสอบโดยการวัดขนาด ของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นทั้งบนจานแก้วและบนดิสก์ที่สร้างขึ้นเปรียบเทียบกัน (บทที่ 5.2) รวมถึงการประเมินค่าใช้จ่ายที่ลดลงจากการใช้ดิสก์ที่สร้างขึ้นโดยอ้างอิงจากผลการทดสอบวัด อายุการใช้งาน (บทที่ 5.3) และสรุปผลของการวัดอายุการใช้งาน (บทที่ 5.4)

5.1 การทดสอบวัดอายุการใช้งานโดยเครื่องวัด Flying height tester

โดยปกติแล้วในการบวนการวัด Flying height ในอุตสาหกรรมฮาร์ดดิสก์ อายุการใช้ งานของจานแก้วคือจำนวนของหัวอ่าน/เขียนที่สามารถวัดได้ก่อนที่จะเกิดรอยขีดข่วนขึ้น ซึ่ง รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นนั้นเกิดจากที่ชนกันหรือสัมผัสกันระหว่างหัวอ่าน/เขียนและจานแก้วซึ่ง ขึ้นอยู่กับลักษณะของหัวอ่าน/เขียน ถ้าหัวอ่าน/เขียนที่นำมาวัดนั้นดีก็จะทำให้สามารถวัด หัวอ่าน/เขียนได้จำนวนมากและมีอายุการใช้งานยาวนาน แต่ในทางกลับกันถ้าหัวอ่าน/เขียนที่ นำมาวัดนั้นไม่ดีซึ่งอาจเกิดการชนกันระหว่างจานแก้วและหัวอ่าน/เขียนทำให้เกิดรอยขีดข่วน ขึ้นบนจานแก้วในทันทีที่เริ่มทำการวัดทำให้อายุการใช้งานของจานแก้วที่วัดด้วยหัวอ่าน/เขียนที่ ไม่ดีนั้นสั้นมาก

ในกระบวนการวัด Flying height ลักษณะของหัวอ่าน/เขียนในแต่ละกลุ่มจะมีทั้งดีและ ไม่ดีรวมกันในลักษณะสุ่มซึ่งทำให้อายุการใช้งานของจานแก้วนั้นไม่แน่นอนขึ้นอยู่กับลักษณะ ของหัวอ่าน/เขียนที่นำมาวัด ดังนั้นในกระบวนการวัด Flying height แบบปกติจึงไม่เหมาะสมใน การนำมาใช้ในการทดสอบอายุการใช้งานของดิสก์ จึงทำการออกแบบการทดลองใหม่โดยเลือก เฉพาะแต่หัวอ่าน/เขียนที่ดีซึ่งก็คือ หัวอ่าน/เขียนที่สามารถบินได้ปกติและมีความสูงที่ใช้บิน (Flying height) อยู่ในค่าที่ใกล้เคียงกันมาทำการทดสอบ

โดยที่การทดสอบนั้นจะออกแบบให้เร่งการเกิดรอยขีดข่วนบนดิสก์โดยใช้หัวอ่าน/เขียน ที่ดี ซึ่งทำได้โดยการควบคุมให้หัวอ่าน/เขียนบินด้วยสภาวะที่ไม่เหมาะสม (Critical condition) โดยการปรับพารามิเตอร์ดังต่อไปนี้ 1. ความเร็วเชิงเส้นของดิสก์ (IPS, Inch per second) 2. มุม Skew ของหัวอ่าน/เขียน และ 3. ระยะ Z-height ของแท่นยึดหัวอ่านเขียน โดยที่การปรับแด่ ละพารามิเตอร์มีความหมายดังนี้ ความเร็วในการหมุนเชิงเส้นของดิสก์ คือ การปรับความเร็ว รอบของดิสก์ (Round per minute) ความเร็วรอบของดิสก์นั้นจะเปลี่ยนแปลงตามรัศมีของดิสก์ที่ ใช้ทำการวัด (Measurement track) การวัด Flying height บริเวณรัศมีด้านในของดิสก์นั้นจะใช้ ความเร็วรอบที่สูงในขณะที่การวัด Flying height ที่รัศมีด้านนอกของดิสก์จะใช้ความเร็วรอบที่ ด่ำกว่า แต่ความเร็วเชิงเส้นนั้นจะเท่ากันในทุก ๆรัศมีที่ใช้ทำการวัดดังนั้นการปรับความเร็วเชิง เส้นจะทำให้สภาวะในแต่ละรัศมีที่ทำการวัด (Track) เหมือนกัน โดยที่ความเร็วในการหมุนเชิง เส้นของดิสก์ที่สภาวะปกติ (Normal condition) คือ 565 นิ้ว/วินาทีและจะถูกปรับลงมาที่ 209 นิ้ว/วินาที ที่ Critical condition โดย IPS ที่ต่ำลงจะทำให้ความเร็วลมที่เข้ามาปะทะกับหัวอ่าน/ เขียนต่ำลงซึ่งจะทำให้แรงยกที่ทำให้หัวอ่าน/เขียนบินนั้นน้อยลง โดยที่ IPS สามารถคำนวณได้ จาก 0.1417 × RPM × รัศมีที่ใช้ทำการวัด ไดอะแกรมของพารามิเตอร์ต่าง ๆแสดงไว้ดังรูปที่ 5.1



รูปที่ 5.1 ใดอะแกรมของพารามิเตอร์ต่าง ๆที่เกี่ยวข้องกับการปรับ IPS

มุม Skew ของหัวอ่านเขียน คือ มุมที่หัวอ่านวางตัวเบี่ยงเบนไปจากเส้นรัศมีของดิสก์ดังที่แสดง ไว้ในรูปที่ 5.2 ในการทดสอบนี้มุม Skew จะเปลี่ยนแปลงจาก 0 องศาที่ Normal condition ไป เป็น -16.44 องศาที่ Critical condition โดยที่การเปลี่ยนแปลงมุม Skew ของหัวอ่าน/เขียนไป จากเดิมนั้นอาจทำให้การบินของหัวอ่าน/เขียนนั้นเอียงได้



รูปที่ 5.2 ไดอะแกรมของมุม Skew หรือมุมที่หัวอ่าน/เขียนวางตัวเบี่ยงเบนจากเส้นรัศมีของดิสก์

ระยะ Z-height ของที่ยึดหัวอ่านเขียน เป็นการปรับระยะห่างระหว่างส่วนที่ยึดหัวอ่าน/เขียนและ ดิสก์ซึ่งแสดงไว้ดังรูปที่ 5.3 โดยที่ในเครื่องวัด Flying height การปรับ Z-height ให้มีค่าน้อยลง หมายถึงระยะห่างระหว่างหัวอ่าน/เขียนและดิสก์จะมีค่าน้อยลง ในการทดสอบนี้ค่า Z-height จะ ถูกปรับจาก 0.7688 มิลลิเมตรที่ Normal condition ไปเป็น 0.7682 มิลลิเมตรที่ Critical condition การปรับค่า Z-height ให้น้อยลงนั้นจะเป็นการเพิ่มโอกาสให้หัวอ่าน/เขียนและดิสก์ เกินการสัมผัสกันมากขึ้น ซึ่งพารามิเตอร์ทั้งหมดที่ถูกปรับนั้นแสดงไว้ดังตารางที่ 5.1



รูปที่ 5.3 ใดอะแกรมของระยะความสูง Z-height ซึ่งก็คือระยะห่างระหว่างที่ยึดหัวอ่านเขียน (Fixture) และดิสก์

Parameters	Normal condition	Critical condition
ความเร็วเชิงเส้นของดิสก์ (IPS)	565 นิ้ว/วินาที	209 นิ้ว/วินาที
มุม Skew	0 องศา	-16.44 องศา
Z-height	0.7688 มิลลิเมตร	0.7682 มิลลิเมตร

ตารางที่ 5.1 พารามิเตอร์ต่างๆที่ถูกปรับใน Critical condition

จากการปรับพารามิเตอร์ดังกล่าว (IPS, มุม Skew และ Z-height) จะทำให้หัวอ่าน/ เขียนสูญเสียความสามารถในการบินและจะชนกับดิสก์และจะทำให้เกิดรอยขีดข่วนบนดิสก์ อายุ การใช้งานของดิสก์จะวัดจากระยะเวลาการทดสอบก่อนที่จะเกิดรอยขีดข่วนขึ้นบนดิสก์ซึ่งรอย ขีดข่วนสามารถสังเกตได้จากสิ่งสกปรก (Contamination) ที่มาเกาะตาม ABS ของหัวอ่าน/ เขียน เนื่องจากเวลาที่ดิสก์เกิดรอยขีดข่วนขึ้นเศษสิ่งสกปรกที่เกิดจากรอยขีดข่วนจะไปเกาะ ตาม ABS ของหัวอ่าน/เขียน โดยที่การทดสอบนี้มีเครื่องมือ, อุปกรณ์, ขั้นตอนการทดสอบ และ ผลการทดสอบดังต่อไปนี้

<u>เครื่องมือวัด</u>

เครื่องวัด Flying height tester (DFHT5, KLA-tencor)

<u>อุปกรณ์</u>

- 1. ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนหน้า 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร
- 2. จานแก้ว
- หัวอ่าน/เขียนที่บินด้วยความสูง (Flying height) 12 นาโนเมตร

<u>ขั้นตอนการทดสอบ</u>

- ทำการคัดเลือกหัวอ่าน/เขียนที่สามารถบินได้ปกติจำนวน 20 ตัวจากกลุ่ม โดย นำไปทดสอบวัดในกระบวนการวัด Flying height ตามปกติ หัวอ่าน/เขียนที่ สามารถบินได้ปกติและมีค่า Flying height ประมาณ 10 ถึง 14 นาโนเมตร จะถูก เลือกออกมาจากกลุ่มเพื่อนำไปทดสอบในการวัดอายุการใช้งานของดิสก์
- การทดสอบเริ่มโดยการปล่อยให้หัวอ่าน/เขียนบินเป็นเวลา 1 นาทีที่สภาวะปกติ (Normal condition) ที่เหมาะสมต่อการบินของหัวอ่านเขียน (ความเร็วเชิงเส้นของ การหมุนของดิสก์ 565 นิ้ว/วินาที, มุม Skew 0 องศาและ ระยะ Z-height 0.7688
ไมโครเมตร) เพื่อให้แน่ใจว่าหัวอ่าน/เขียนที่จะนำมาทดสอบสามารถบินได้อย่าง ปกติและเป็นการตรวจสอบ ABS ของหัวอ่าน/เขียนให้แน่ใจว่าไม่มีความผิดปกติ เกิดขึ้น

- เปลี่ยนสภาวะที่ใช้ทดสอบเป็นสภาวะที่ไม่เหมาะสมในการบินของหัวอ่าน/เขียน (Critical condition) โดยมีพารามิเตอร์ต่าง ๆดังนี้ ความเร็วเชิงเส้นของการหมุนของ ดิสก์ 209 นิ้ว/วินาที, มุม Skew -16.44 องศาและ ระยะ Z-height 0.7682 ไมโครเมตร เพื่อเร่งให้เกิดการชนกันระหว่างหัวอ่าน/เขียนและดิสก์ ที่สภาวะนี้ หัวอ่าน/เขียนจะสูญเสียความสามารถในการบินและเริ่มชนกับดิสก์ ซึ่งอายุการใช้ งานจะวัดจากระยะเวลาที่ใช้ในการทดสอบก่อนที่จะเกิดรอยขีดข่วนขึ้นบนดิสก์
- ทำการทดสอบซ้ำ 9 Tracks บนจานแก้วและ 5 Tracks บนดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโน เมตรและ DLC 15 นาโนเมตร (เนื่องจากบนจานแก้วสามารถทดสอบได้ทั้ง ด้านหน้าและด้านหลังจึงสามารถทดสอบได้ 9 Track ส่วนดิสก์ที่สร้างขึ้นนั้นมีการ เคลือบผิวเพียงแค่ด้านเดียวดังนั้นจึงทำการทดสอบได้เพียงแค่ด้านเดียวจึงทดสอบ ได้เพียง 5 Track)

<u>ผลการทดสอบ</u>

จากรูปที่ 5.4 แสดงถึงอายุการใช้งานของจานแก้ว 1 track เปรียบเทียบกับอายุการใช้ งานของดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร อายุการใช้งานของจานแก้วอยู่ที่ 58 วินาทีส่วนอายุการใช้งานของดิสก์ที่เคลือบผิวหน้าด้วยซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรอยู่ที่ 1800 วินาที (30 นาที) โดยที่ภาพของ ABS ของหัวอ่าน/เขียนหลังจากการ ทดสอบวัดอายุการใช้งานของทั้งจานแก้วและดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรแสดงไว้ดังรูปที่ 5.5 ซึ่งเป็นการเปรียบเทียบ ABS ของหัวอ่าน/เขียนที่ทำการ ทดสอบจ้วยจานแก้วที่เวลา 50 วินาทีและ ABS ของหัวอ่าน/เขียนที่ทำการทดสอบด้วยดิสก์ที่มี ซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรที่เวลา 1800 วินาทีซึ่งจะเห็นความ แตกต่างได้อย่างชัดเจน โดยที่จะพบ Contamination เกาะอยู่เต็ม ABS ของหัวอ่าน/เขียน (รูป ที่ 5.5(ซ้าย)) ในขณะที่พบ Contamination บน ABS ของหัวอ่าน/เขียนที่ทดสอบด้วยดิสก์ที่มี ความหนาซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรเพียงเล็กน้อยเท่านั้น (รูปที่ 5.5(ขวา))



รูปที่ 5.4 ผลการทดสอบอายุการใช้ของจานแก้วเปรียบเทียบกับดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตร



รูปที่ 5.5 ลักษณะ ABS ของหัวอ่าน/เขียน (ซ้าย) ABS ที่วัดด้วยจานแก้วที่เมื่อเวลาผ่านไป 50 วินาที (ขวา) ABS ที่วัดด้วยดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรที่เวลา 1800 วินาที

จากนั้นจึงทำการตรวจสอบรอยขีดข่วนบนผิวหน้าของทั้งจานแก้วและดิสก์ที่ใช้ทำการทดสอบ ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 5.6 ซึ่งแสดงถึงผิวหน้าของจานแก้วและดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตร และ DLC 15 นาโนเมตรหลังจากทดสอบการวัดอายุการใช้งาน (ที่ 58 วินาทีและ 1800 วินาที ตามลำดับ) ซึ่งพบรอยขีดข่วนทั้งบนผิวหน้าของจานแก้วและบนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 3 นาโน เมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตร ซึ่งจากรูปที่ 5.6 จะเห็นว่าเมื่อสังเกตด้วยตาเปล่าจะพบว่า รอยขีดข่วนบนจานแก้วนั้นจะสามารถมองเห็นได้ชัดเจนกว่า และเพื่อยืนยันความถูกต้องของผล การวัดอายุการใช้งานจึงนำดิสก์ทั้ง 2 แผ่นมาวัดขนาดของรอยขีดข่วน (Scratch profile) โดยใช้ เครื่อง Profiler เพื่อที่จะเปรียบเทียบลักษณะของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้น



รูปที่ 5.6 ผิวหน้าของดิสก์หลังจากทำการวัดอายุการใช้งาน (บน) พบรอยขีดข่วนอย่างชัดเจน บนจานแก้ว (ล่าง) รอยขีดข่วนบนดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร

5.2 การตรวจสอบรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ด้วยเครื่อง Profiler

การทดสอบนี้จะเป็นการใช้เครื่อง Profiler ในการตรวจสอบรอยขีดข่วนบนดิสก์ทั้ง 2 แผ่นที่เกิดขึ้นการทดสอบวัดอายุการใช้งานด้วยเครื่อง Flying height tester ในหัวข้อที่ 5.1 โดย ที่เครื่อง Profiler จะเป็นการใช้ Probe ลากไปบนผิวของดิสก์เพื่อทำการสร้างภาพของรอยขีด ข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ (Scratch profile) โดยที่จะแตกต่างจากโหมด AFM ในเครื่อง Triboindentor ที่ใช้ในบทที่ 4 คือจะมีขอบเขตในการสแกนใหญ่กว่าซึ่งจะเหมาะกับการสร้าง ภาพของรอยขีดข่วนที่มีขนาดใหญ่กว่า โดยที่การทดสอบนี้มีเครื่องมือ, อุปกรณ์, ขั้นตอนการ ทดสอบ และ ผลการทดสอบดังต่อไปนี้

<u>เครื่องมือวัด</u>

1. เครื่องวัด Profiler โมเดล P.16+ ของบริษัท KLA-tencor ซึ่งแสดงไว้ดังรูปที่ 5.7



รูปที่ 5.7 เครื่อง Profiler โมเดล P. 16+ ของบริษัท KLA-Tencor

<u>อุปกรณ์</u>

- 1. ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนหน้า 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร
- 2. จานแก้ว

<u>ขั้นตอนการทดสอบ</u>

- ทำการสแกนผิวหน้าของดิสก์บริเวณที่เกิดรอยขีดข่วนซึ่งสามารถสังเกตได้จากภาพ บนกล้อง CCD โดยที่ทำการสแกนเป็นพื้นที่ 100 ไมโครเมตร x 100 ไมโครเมตร จากนั้นทำการวิเคราะห์รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้น
- 2. ทำการสแกนซ้ำดิสก์ละ 3 รอยขีดข่วนเพื่อยืนยันผลการทดสอบ

<u>ผลการทดสอบ</u>

ผลจากการส่องดูด้วยกล้อง CCD ที่ติดอยู่ที่เครื่อง Profiler ในเบื้องต้นพบว่าขนาดของ รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนจานแก้วกับดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรนั้น แตกต่างกันอย่างมีนัยสำคัญซึ่งแสดงไว้ดังรูปที่ 5.8 และรูปที่ 5.9 ซึ่งแสดงในหน่วยสเกล 100 ไมโครเมตรจะเห็นได้ว่ารอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนแก้วนั้นมีขนาดประมาณ 400 ไมโครเมตร ในขณะที่รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรนั้น มีขนาดเล็กกว่านั้นมาก ซึ่งรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนจานแก้วนั้นจะเป็นลักษณะไม่ต่อเนื่องกัน เนื่องจากเวลาที่ใช้ในการทดสอบเฉลี่ยนั้นเพียง 58 วินาทีหรือก็คืออายุการใช้งานของจานแก้วที่ ได้จากการทดสอบในหัวข้อที่ 5.1 แต่รอยขีดข่วนบนดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรนั้นจะเกิดต่อเนื่องกันเป็นลักษณะตามเส้นรอบวงของดิสก์เนื่องจากเวลาที่ใช้ในการ ทดสอบวัดอายุการใช้งานนั้นมากกว่า



รูปที่ 5.8 รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนจานแก้วซึ่งมีขนาดประมาณ 400 ไมโครเมตรที่ได้จากการมอง ผ่านกล้อง CCD ของเครื่อง Profiler โดยแสดงผลในสเกล 100 ไมโครเมตร

จุฬาลงกรณ่มหาวิทยาลัย



รูปที่ 5.9 รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรซึ่งมี ขนาดประมาณ 18 ไมโครเมตรที่ได้จากการมองผ่านกล้อง CCD ของเครื่อง Profiler โดย แสดงผลในสเกล 100 ไมโครเมตร

ซึ่งภาพของรอยขีดข่วนที่ได้จากเครื่อง Profiler ของจานแก้วและดิสก์ที่มีซิลิกอน 3 นาโนเมตร และ DLC 15 นาโนเมตรแสดงไว้ดังรูปที่ 5.10 และรูปที่ 5.11 และจากภาพตัดขวาง (Cross section) ของรอยขีดข่วนของจานแก้วและดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรซึ่งแสดงไว้ดังรูปที่ 5.12 และรูปที่ 5.13 ซึ่งจะเห็นได้ว่าความลึกของรอยขีดข่วนบน จานแก้วนั้นประมาณ 1 ไมโครเมตรส่วนความลึกของรอยขีดข่วนของดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 3 นา โนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรนั้นประมาณ 10 นาโนเมตร ซึ่งจากภาพตัดขวางจะเห็นว่า ความกว้างของรอยขีดข่วนของดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร (18 นาโนเมตร) นั้นกว้างกว่ารอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนจานแก้ว (6.3 นาโนเมตร) เนื่องจากบน จานแก้วนั้นเกิดรอยขีดข่วนไม่ต่อเนื่องจึงต้องเลือกวัดในบริเวณที่สนใจซึ่งไม่ใช่ความกว้าง ทั้งหมดของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้น (ประมาณ 400 นาโนเมตร)



รูปที่ 5.10 ภาพของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนแก้วบนบริเวณที่ทำการวัด



รูปที่ 5.11 ภาพของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร



รูปที่ 5.12 ภาพตัดขวางของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนแก้วบนบริเวณที่ทำการวัดโดยมีความลึก ของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นคือ 1 ไมโครเมตร



รูปที่ 5.13 ภาพตัดขวางของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรโดยมีความลึกของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นคือ 10 นาโนเมตร

5.3 การประเมินค่าใช้จ่ายที่ลดลงจากการใช้ดิสก์ที่สร้างขึ้น

การประเมินค่าใช้จ่ายในการวัด Flying height เปรียบเทียบกันระหว่างการใช้จานแก้ว และดิสก์ที่เคลือบผิวด้วยซิลิกอนและ DLC แสดงไว้ดังตารางที่ 5.2

Estimated cost	Glass disk	Fabricated disk	Unit
Glass disk cost	10,000	10,000	Baht
Fabrication cost	0	~2,000	Baht
Total cost	10,000	~12,000 Bał	
Lifetime extension	1	30 Tim	
Total cost / Lifetime	10,000	~400	Baht
Cost reduction	1	~25	Times
WD cost	2,000,000	80,000 Ba	

ตารางที่ 5.2 เปรียบเทียบค่าใช้จ่ายในการวัด Flying height ระหว่างจานแก้วและดิสก์ที่เคลือบ ผิวด้วยซิลิกอนและ DLC

จากตารางจะเห็นว่าค่าใช้จ่ายในส่วนของจานแก้ว 1 แผ่นคือ 10,000 บาท ส่วนดิสก์ที่เคลือบผิว ด้วยซิลิกอนและ DLC จะมีค่าใช้จ่ายอยู่ที่ 12,000 บาท โดยที่เป็นค่าใช้จ่ายในส่วนของจานแก้ว 10,000 บาทและค่าใช้จ่ายในการเคลือบผิวจานแก้วประมาณ 2,000 บาท และจากผลการ ทดสอบอายุการใช้งานพบว่าดิสก์ที่เคลือบผิวด้วยซิลิกอนและ DLC มีอายุการใช้งานมากกว่า จานแก้วอย่างน้อย 30 เท่า จึงทำให้สามารถคำนวณค่าใช้จ่ายที่ใช้ต่ออายุการใช้งานได้ดังนี้ จาน แก้ว 10,000 บาท และดิสก์ที่เคลือบผิวด้วยซิลิกอนและ DLC ประมาณ 400 บาท จะเห็นได้ว่า ค่าใช้จ่ายนั้นสามารถลดลงได้ถึง 25 เท่าเมื่อเปรียบเทียบกับการใช้จานแก้ว ดังนั้นค่าใช้จ่ายใน กระบวนการวัด Flying height ในส่วนของจานแก้วของบริษัทเวิสเทิร์น ดิจิตอลสามารถลดลง จาก 2,000,000 บาท มาเป็น 80,000 บาทเท่านั้น ซึ่งก็คือสามารถลดค่าใช้จ่ายในกระบวนการ วัด Flying height ลงได้ถึง 96 เปอร์เซ็นต์

5.4 สรุปผลการทดสอบการวัดอายุการใช้งานของดิสก์

จากผลการทดสอบวัดอายุการใช้งานโดยใช้เครื่องวัด Flying height ที่แสดงไว้ดังรูปที่ 5.5 และรูปที่ 5.6 และจากการยืนยันผลการทดสอบโดยใช้เครื่อง Profiler ในการสร้างภาพของ รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนผิวหน้าของดิสก์ทั้ง 2 แผ่นและทำการวัดขนาดของรอยขีดข่วนที่เกิดขึ้น ดังที่แสดงผลไว้ดังรูปที่ 5.8 ถึงรูปที่ 5.13 ทำให้สามารถสรุปได้ว่าการเคลือบผิวหน้าของจาน แก้วด้วยซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรสามารถปรับปรุงอายุการใช้ งานของจานแก้วให้เพิ่มขึ้นได้อย่างน้อย 30 เท่าโดยที่รอยขีดข่วนที่เกิดขึ้นบนดิสก์ที่มีความหนา ซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรนั้นมีขนาดเล็กกว่าที่เกิดขึ้นบนจานแก้วอย่างมี นัยสำคัญ และพบว่าค่าใช้จ่ายในการวัด Flying height สามารถลดลงได้ถึง 96 เปอร์เซ็นต์เมื่อ เปรียบเทียบกับจานแก้ว

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

บทที่ 6

การประยุกต์ใช้งานของดิสก์ในเครื่อง Flying height tester

การทดสอบนำดิสก์ไปใช้งานคือการทดสอบความเหมาะสมในการนำดิสก์ที่สร้างขึ้นไป ใช้ในกระบวนการวัด Flying height โดยที่ดิสก์ที่สร้างขึ้นนั้นต้องสามารถใช้วัด Flying height ได้ อย่างถูกต้อง แต่จากการเคลือบผิวของจานแก้วด้วยซิลิกอนและ DLC จะทำให้ค่าดรรชนีหักเห ของดิสก์ที่สร้างขึ้นแตกต่างไปจากเดิม และเนื่องจากในเครื่องวัด Flying height นั้นสามารถใส่ ค่าดรรชนีหักเหได้เพียงค่าเดียว (ไม่ได้ออกแบบมาให้ใช้ดิสก์ที่มีการเคลือบผิว) จึงมีความ จำเป็นที่จะต้องหาค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ใหม่ของดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนและ DLC ก่อนจะใช้ ดิสก์ที่พัฒนาขึ้นในการวัด Flying height ทั้งนี้ในทางทฤษฎีสามารถคำนวณหาค่าดรรชนีหักเห ลัพธ์ดังกล่าวได้โดยประยุกต์ใช้ Thin film theory ถ้ามีโมเดลที่ถูกต้อง (ค่าความหนาและดรรชนี หักเหของฟิล์มแต่ละชั้น) แต่เนื่องจากโมเดลนั้นอาจมีความคลาดเคลื่อนอยู่บ้าง ดังนั้นเพื่อให้ได้ ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ถูกต้องที่สุดจึงต้องทำการวัดการวัดความเข้มของแสงสะท้อนจากดิสก์ที่ พัฒนาขึ้นเพื่อใช้หาค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่เหมาะสม ในบทนี้จะกล่าวถึงThin film theory ในการ คำนวณแสงสะท้อนที่เกิดขึ้นบทที่ 6.1 ส่วนการหาค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ที่พัฒนาขึ้นในการวัด Flying height จะกล่าวถึงใน บทที่ 6.3

6.1 การคำนวณความเข้มแสงที่สะท้อนกลับจากดิสก์

การหาความเข้มแสงที่สะท้อนกลับจากดิสก์นั้นสามารถประยุกต์ใช้ในการคำนวณค่า ดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ได้ โดยการคำนวณความเข้มแสงที่สะท้อนกลับจากดิสก์นี้กระทำได้ โดยใช้ทฤษฎี Thin film theory ตามที่ได้อธิบายในหัวข้อที่ 2.2.2 โดยดิสก์ที่สร้างขึ้นนั้นจะมี ลักษณะเป็น 3 ชั้นประกอบด้วยชั้นของจานแก้ว, ซิลิกอน และ DLC ในการนำดิสก์ชนิดนี้ไปใช้ ในเครื่องวัด Flying height จะสามารถเขียนแบบจำลองในการคำนวณได้ดังรูปที่ 6.1 ซึ่ง แบบจำลองในการคำนวณนี้จะมีลักษณะการสะท้อนของแสงดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 6.1 โดยที่ d₁, d₂ และ d₃ คือความหนาของซิลิกอน, DLC และ Flying height



รูปที่ 6.1 แบบจำลองในการคำนวณและลักษณะการสะท้อนของแสงของดิสก์ที่เคลือบด้วย ซิลิกอนและ DLC เมื่อนำไปใช้ในเครื่องวัด Flying height

6.1.1 การวัดดรรชนีหักเหของซิลิกอนและ DLC

ในการคำนวณนั้นจำเป็นต้องใช้ค่าดรรชนีหักเหของชั้นตัวกลางต่าง ๆที่มีความถูกต้อง ดังนั้นจึงจำเป็นต้องมีการวัดค่าดรรชนีหักเหของซิลิกอนและ DLC ด้วยเครื่อง Ellipsometer โมเดล M-2000F ของบริษัท J.A.Woollam ขั้นตอนในการวัดแสดงไว้ในรูปที่ 6.2 โดยที่ รายละเอียดของในการวัดและหาค่าดรรชนีหักเหมีดังนี้



รูปที่ 6.2 ขั้นตอนในการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนและ DLC

- เตรียมชิ้นงานที่จะนำไปวัดดรรชนีหักเห โดยปลูกฟิล์มซิลิกอนและ DLC แยกกันบน ซิลิกอนเวเฟอร์ดังรูปที่ 6.2
- 2. วัดชิ้นงานด้วยเครื่อง Ellipsometry เพื่อเก็บข้อมูลการเปลี่ยนแปลง Polarization ของแสงในรูปของแอมพลิจูด (ψ , Psi) และเฟส (Δ , Delta)

- สร้างแบบจำลองของซิ้นงานที่ใช้ในการวัดในโปรแกรม EASE (โปรแกรมที่ใช้ควบคู่ กับ Ellipsometer เพื่อวิเคราะห์หาค่าดรรชนีหักเหจากข้อมูล Psi และ Delta ที่ได้ จากการวัด) ซึ่งแบบจำลองของชิ้นงานจะประกอบด้วยชั้นตัวกลางคือซิลิกอนเว เฟอร์, ออกไซด์ของซิลิกอน (Native oxide) และชั้นของฟิล์มซิลิกอนหรือ DLC ดังที่ แสดงไว้ดังรูปที่ 6.3(a) และ รูปที่ 6.4(a)
- 4. เลือกโมเดลเพื่อจะใช้ในการวิเคราะห์ (Analysis model) ของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 6.3(a) และ รูปที่ 6.4(a) ซึ่งในที่นี้เลือกวิธี Cauchy model จากนั้นโปรแกรมจะทำการ Fitting ตัวแปรต่าง ๆในโมเดลเช่น A, B, C และ อื่น ๆ ตามที่กำหนดและจะแปลงเป็นค่าดรรชนีหักเหของฟิล์ม (n และ k) โดยมีค่า MSE เป็นพารามิเตอร์ที่บอกถึงความใกล้เคียงกันระหว่างข้อมูลจากการวัดและข้อมูลจาก การคำนวณซึ่งค่า MSE จากการ Fitting ของฟิล์มซิลิกอนและ DLC นั้นอยู่ในช่วงที่ ยอมรับได้ (ประมาณ 25 และ 27 ตามลำดับ) แปลว่าค่าดรรชนีหักเหที่ได้นั้นมีความ น่าเชื่อถือพอสมควร โดยรูปที่ 6.3(b) และ รูปที่ 6.4(b) แสดงถึงผลการ Fitting และ รูปที่ 6.3(c) และ รูปที่ 6.4(c) แสดงถึงดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนและ DLC

จากผลการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ด้วยเครื่อง Ellipsometer ที่แสดง ไว้ดังรูปที่ 6.3(c) และ รูปที่ 6.4(c) รวมถึงดรรชนีหักเหของอากาศ, จานแก้ว และ หัวอ่าน/เขียน ที่ได้จากข้อมูลของทางบริษัท ทำให้ได้ค่าดรรชนีหักเหของชั้นตัวกลางทั้งหมดในช่วงความยาว คลื่นที่สนใจ ดังแสดงไว้ในตารางที่ 6.1 จากนั้นจะนำข้อมูลดรรชนีหักเหนีไปใช้เพื่อการคำนวณ ทางทฤษฏี

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

Silicon



รูปที่ 6.3 ขั้นตอนการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอน การสร้างแบบจำลองของชิ้นงานที่ใช้ใน การวัดและเลือกโมเดลที่ใช้ในการวิเคราะห์ (a), ผลการ Fitting ของ Psi และ Delta ที่ได้จาก การวัดและจากการกำนวณโดยใช้โมเดล Cauchy (b), ดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนที่แปลงมา จากผลการ Fitting (c)



(a)	
Laye	er # 2 = Cauchy Thickness # 2 = 456.00 Å
A	= 2.087 (fit) $B = 0.07894$ (fit) $C = -0.01090$ (fit)
k	Amplitude = 0.33212 (fit) Exponent = 1.648 (fit)
E	and Edge = <u>400.0 nm</u>
Laye	er # 1 = <u>NTVE_JAW</u> Thickness # 1 = <u>20.00 Å</u>
Sub	strate = Si_JAW



รูปที่ 6.4 ขั้นตอนการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์ม DLC การสร้างแบบจำลองของชิ้นงานที่ใช้ในการ วัดและเลือกโมเดลที่ใช้ในการวิเคราะห์ (a), ผลการ Fitting ของ Psi และ Delta ที่ได้จากการวัด และจากการกำนวณโดยใช้โมเดล Cauchy (b), ดรรชนีหักเหของฟิล์ม DLC ที่แปลงมาจากผล การ Fitting (c)

Material	Wavelength 450nm	Wavelength 550nm	Wavelength 650nm
Silicon	3.926+1.404i	3.789+0.951i	3.711+0.7261i
DLC	2.211+0.1873i	2.228+0.082i	2.212+0.0464i
Air	1	1	1
Glass disk	1.54+0.02i	1.51+0.01i	1.52
Slider (AlTiC)	2.39+0.432i	2.354+0.363i	2.289+0.344i

ตารางที่ 6.1 ดรรชนีหักเหของวัสดุที่ใช้ในการคำนวณ

6.1.2 การคำนวณความเข้มแสงที่สะท้อนออกมาจากดิสก์ที่มีซิลิกอนและ DLC

ความเข้มแสงที่สะท้อนออกมาจากแบบจำลองดังรูปที่ 6.1 สามารถคำนวณได้จาก สมการที่ (6.1) โดยใช้ Thin film theory [6] ซึ่งสามารถดูที่มาของสมการเพิ่มเติมได้จาก ภาคผนวก ก. โดยใช้ค่าดรรชนีหักเหตามตารางที่ 6.1 และพารามิเตอร์ต่าง ๆที่ใช้ในการคำนวณ แสดงไว้ดังตารางที่ 6.2

ตารางที่ 6.2 พารามิเตอร์ที่ใช้ในกา<mark>รคำนวณ</mark>

Parameters	Detail
ความหนาซิลิกอน (d₁)	1 นาโนเมตร
ความหนา DLC <mark>(d</mark> ₂)	15 นาโนเมตร
Flying height (d ₃)	0 ถึง 350 นาโนเมตร
Wavelength (Blue, Green, Red)	450, 550 และ 650 นาโนเมตร

$$I_{s} = I_{0} \left[\frac{r_{01} + r_{1234} e^{2i\beta_{1}}}{1 + r_{01} r_{1234} e^{2i\beta_{1}}} \right]^{2} - \dots (6.1)$$

ซึ่งสามารถเขียนให้อยู่ในลักษณะ

$$I_s = I_0 |R|^2 e^{i\varphi} = I_0 R^2$$
 ---- (6.2)

โดยที่ตัวแปรต่าง ๆสามารถคำนวณได้จากสมการดังต่อไปนี้

$$r_{1234} = \left[\frac{r_{12} + r_{234}e^{2i\beta_2}}{1 + r_{12}r_{234}e^{2i\beta_2}}\right]$$
 ---- (6.3)

$$r_{234} = \left[\frac{r_{23} + r_{34}e^{2i\beta_3}}{1 + r_{23}r_{34}e^{2i\beta_3}}\right] -\dots (6.4)$$

$$r_{ij} = \frac{(n_i + ik_i) - (n_j + ik_j)}{(n_i + ik_i) + (n_j + ik_j)} -\dots (6.6)$$

โดยที่ I_s คือแสงทั้งหมดที่สะท้อนกลับมาจากแบบจำลอง, I₀ คือแสงเริ่มต้นที่มาจากเครื่องวัด Flying height ส่วน n และ k คือ Refractive index และ Extinction coefficient และตัวห้อย i คือชั้นของตัวกลางแรกที่แสงเดินทางผ่านและตัวห้อย j คือชั้นของตัวกลางที่สะท้อนแสงกลับมา และ β_i คือเฟสที่เปลี่ยนแปลงไปเนื่องจากแสงเดินทางผ่านความหนาของชั้นตัวกลาง i ซึ่งจาก สมการที่ (6.2) ถึง (6.6) สามารถคำนวณหาอัตราส่วนความเข้มแสง (Intensity ratio) ได้ดังนี้

$$\frac{I_s}{I_0} = |R^2|$$
 ---- (6.7)

จากนั้นทำการ Normalize สมการที่ (6.7) ให้อยู่ในช่วงความเข้มแสงอยู่ระหว่าง 0 ถึง 2 จะได้ ความเข้มแสงซึ่งเป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ซึ่งแสดงตัวอย่างของการคำนวณแสดงไว้ดัง ตารางที่ 6.3 และ รูปที่ 6.5 จากนั้นจะนำผลการคำนวณนี้ไปเปรียบเทียบกับข้อมูลความเข้มแสง ที่ได้จากการวัดจริงซึ่งจะอธิบายไว้ในหัวข้อที่ 6.1.3

จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

Parameters	Wavelength 450nm
<i>r</i> ₀₁	$\frac{(1.54 + 0.02i) - (3.926 + 1.404i)}{(1.54 + 0.02i) + (3.926 + 1.404i)}$
<i>r</i> ₁₂	$\frac{(3.926+1.404i) - (2.211+0.1873i)}{(3.926+1.404i) + (2.211+0.1873i)}$
r ₂₃	$\frac{(2.211+0.1873i)-(1)}{(2.211+0.1873i)+(1)}$
<i>r</i> ₃₄	$\frac{(1) - (2.39 + 0.432i)}{(1) + (2.39 + 0.432i)}$
$oldsymbol{eta}_1$	$2\pi \left(\frac{d_1}{450 \times 10^{-9}}\right) \times (3.926 + 1.404i)$
β_2	$2\pi \left(\frac{d_2}{450 \times 10^{-9}}\right) \times (2.211 + 0.1873i)$
β_3	$2\pi \left(\frac{d_3}{450 \times 10^{-9}}\right) \times (1)$

ตารางที่ 6.3 ตัวอย่างของการคำนวณพารามิเตอร์ต่าง ๆที่ความยาวคลื่น 450 นาโนเมตร



รูปที่ 6.5 ความสัมพันธ์ระหว่างความเข้มแสงกับ Flying height ทั้ง 3 ความยาวคลื่นซึ่งคำนวณ จากสมการที่ (6.7) ที่ Normalize ให้ความเข้มแสงอยู่ในช่วง 0 ถึง 2

6.1.3 การทดสอบเก็บข้อมูลความเข้มแสงจากการวัด Flying height เพื่อเปรียบเทียบกับ ผลการคำนวณทางทฤษฎี

ในทางปฏิบัติค่าดรรชนีหักเหและความหนาของฟิล์มที่ปลูกอาจมีความคลาดเคลื่อนอยู่ บ้าง ซึ่งอาจทำให้ผลการคำนวณทางทฤษฏีนั้นคลาดเคลื่อนจากความเป็นจริงดังนั้นจึงต้องทำ การเก็บข้อมูลความเข้มของแสงที่วัดได้กระบวนการวัด Flying height เพื่อนำมาเปรียบเทียบกับ ผลการคำนวณทางทฤษฎี จากนั้นจะใช้ค่าความเข้มแสงที่ได้จากการวัดในการคำนวณดรรชนี ้หักเหลัพธ์ของดิสก์ โดยจะเก็บค่าความเข้มแสงจาก ABS ของหัวอ่าน/เขียนจากนั้นจะทำการ Normalize ข้อมูลให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 และนำมาเปรียบเทียบกับผลการคำนวณทางทฤษฎี แต่ ้จากหลักการในการวัด Flying height ที่ได้อธิบายไว้ในหัวข้อที่ 2.2.2 ดิสก์ที่จะสามารถวัด Flying height ได้อย่างถูกต้องนั้นจำเป็นต้องทราบดรรชนีหักเหของดิสก์ก่อน ซึ่งในการทดสอบ นี้ยังไม่มีดรรชนีหักเหที่ถูกต้องของดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโน เมตรจึงทำให้ไม่สามารถวัดค่า Flying height ที่ถูกต้องโดยใช้ดิสก์นี้ได้ ดังนั้นในการทดสอบนี้จึง มีสมมติฐานคือหัวอ่าน/เขียนนั้นบินบนจานแก้วและบนดิสก์ที่มีซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC ี่ 15 นาโนเมตรด้วยความสูง (Flying height) ที่เท่ากัน ในการทดสอบนี้จะใช้ข้อมูลของ Flying height ตามตำแหน่งที่กำหนดไว้บน ABS ของหัวอ่าน/เขียนที่ทดสอบด้วยจานแก้วและใช้ข้อมูล ้ความเข้มแสงที่วัดจากตำแห<mark>น่งเดียวกันบน AB</mark>S ข<mark>อง</mark>หัวอ่าน/เขียนที่ทดสอบด้วยดิสก์ที่มี ซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 1<mark>5 นาโนเมตร โดย</mark>ที่ในการทดสอบนี้มีเครื่องมือ, อุปกรณ์, ขั้นตอนการทดสอบ และ ผลการทดสอบดังต่อไปนี้

<u>เครื่องวัด</u>

1. เครื่องวัด Flying height tester (DFHT5, KLA-tencor)

<u>อุปกรณ์</u>

- 1. ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร
- 2. จานแก้วปกติ (Glass disk)
- 3. หัวอ่าน/เขียนที่บินด้วยความสูง 10 ถึง 12 นาโนเมตร

<u>ขั้นตอนการทดสอบ</u>

โดยปกติขั้นตอนในการวัด Flying height นั้นจะเริ่มจากการทำ Calibration ตาม ตำแหน่งที่กำหนดไว้บน ABS และสร้าง Theory curve (เส้นโค้งความเข้มแสงซึ่งเป็นฟังก์ชั่น ของ Flying height ที่ได้จากการคำนวณทางทฤษฎี) จากค่าดรรชนีหักเหของดิสก์ จากนั้นจึงทำ การวัดความเข้มแสงตามตำแหน่งที่กำหนดไว้บน ABS เช่นเดียวกันเพื่อไปเปรียบเทียบกับ Theory curve ที่สร้างขึ้นและตีความหมายเป็น Flying height โดยที่ปกติในกระบวนการวัด Flying height ของบริษัทเวสเทิร์น ดิจิตอล นั้นจะวัด Flying height บน ABS ของหัวอ่าน/เขียน ทั้งหมด 5 ตำแหน่งแล้วทำการคำนวณออกมาเป็นค่า Flying height ลัพธ์ของหัวอ่าน/เขียนแต่ ในการทดสอบนี้จะทำการวัด Flying height ตามตำแหน่งบน ABS โดยกำหนดชื่อจุดที่ทำการ วัดเป็น TAE_1, TAE_2, TAE_3 และ TAE_4 ไดอะแกรมของตำแหน่งที่วัดของกระบวนการวัด ปกติเปรียบเทียบกับตำแหน่งที่จะใช้ทำการวัดในการทดสอบนี้แสดงไว้ดังรูปที่ 6.6 โดยที่การ ทดสอบจะมีขั้นตอนดังนี้

- วัด Flying height บนจานแก้วและเก็บข้อมูล Flying height ตามตำแหน่งที่กำหนด บน ABS ของหัวอ่าน/เขียนดังที่ระบุไว้ดังรูปที่ 6.6 ซึ่งผลของการวัดแสดงไว้ดังรูปที่
 6.7 (สามารถทำให้อยู่ในหน่วยนาโนเมตรโดยการคูณด้วย 25.4)
- 2. จากนั้นทำการทดสอบบนดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นา โนเมตรและเก็บข้อมูล Flying height และความเข้มแสงของแต่ละตำแหน่งที่กำหนด บน ABS ของหัวอ่าน/เขียนดังที่ระบุไว้ดังรูปที่ 6.6 โดยที่ความเข้มแสงที่มากที่สุด และน้อยที่สุด (Max & Min intensity) ของแต่ละตำแหน่งจะได้จากการ Calibration ที่ตำแหน่งนั้น ๆดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 6.8 ส่วนความเข้มแสงที่อ่านได้จากตำแหน่ง ต่าง ๆของหัวอ่าน/เขียนขณะทำการบินจะได้จากการเก็บข้อมูลความเข้มแสงที่ ดำแหน่งนั้น ๆ (Measure intensity) ดังที่แสดงไว้ดังรูปที่ 6.9 (ซึ่งในส่วนของจาน แก้วก็จะทำขั้นตอนนี้เพื่อเก็บข้อมูลความเข้มแสงเช่นเดียวกัน)
- ทำการ Normalize ข้อมูลความเข้มแสงให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 โดยใช้สมการ
 <u>(Measure Min)</u> × 2 และนำมาเปรียบเทียบกับผลการคำนวณทางทฤษฏี



รูปที่ 6.6 ตำแหน่งที่ทำการวัด Flying height บน ABS โดยที่กระบวนการวัดปกติแสดงด้วยจุดสี แดงส่วนตำแหน่งที่ใช้ในการทดสอบนี้แสดงด้วยจุดสีน้ำเงิน (จากบนไปล่าง TAE_1, TAE_2, TAE_3 และ TAE_4)

Point	FH
TAE_1	0.7791
TAE_2	1.7165
TAE_3	2.4406
TAE_4	3.2274

รูปที่ 6.7 ผลการวัด Flying height บนจานแก้ว (ไมโครนิ้ว) โดยใช้ค่าดรรชนีหักเหของจานแก้ว

ศูนยวทยทรพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 6.8 ค่าความเข้มแสง Max และ Min ที่ได้จากการ Calibration ของตำแหน่ง TAE_1โดยใช้ ดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร



รูปที่ 6.9 ค่าความเข้มแสงที่อ่านได้ที่ตำแหน่ง TAE_1 โดยใช้ดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโน เมตรและ DLC 15 นาโนเมตร

<u>ผลการทดสอบ</u>

ผลการวัด Flying height และความเข้มแสงของจานแก้วแสดงไว้ดังตารางที่ 6.4 และ ตารางที่ 6.5 ส่วนผลการวัด Flying height บนจานแก้วและค่าความเข้มแสงที่ได้จากการวัดด้วย ดิสก์ที่มีซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรแสดงไว้ดังตารางที่ 6.6 และข้อมูลความ เข้มแสงที่ Normalize แล้ว (Normalized intensity) แสดงไว้ดังตารางที่ 6.7

Point	FH in micro	FH in nm	Wav	/elengtl	n 450 nm	Way	/elengtl	n 550 nm	Wav	/elengtl	h 650 nm
	inch		Min	Max	Measure	Min	Max	Measure	Min	Max	Measure
TAE_1	0.779	19.79	742	2406	1028.6	736	2250	926.15	727	2639	907.84
TAE_2	1.717	43.6	721	2313	1516	717	2174	1268	689	2542	1250.88
TAE_3	2.441	61.99	733	2414	1942.85	724	2261	1612.23	710	2643	1625.13
TAE_4	3.227	81.98	718	2403	1910.34	717	2257	1910.34	699	2640	1984.02

ตารางที่ 6.4 ค่าความเข้มแสง Max, Min และที่วัดได้ (Measure) จากจานแก้ว

ตารางที่ 6.5 ค่าความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ของจานแก้ว

Point	Wavelength 450 nm	Wavelength 550 nm	Wavelength 650 nm
TAE_1	0.34	0.25	0.19
TAE_2	1	0.76	0.61
TAE_3	1.44	1.16	0.95
TAE_4	1.81	1.55	1.32
		101310	6 I I I

ตารางที่ 6.6 ค่าความเข้มแสง Max, Min และที่วัดได้ (Measure) จากการใช้ดิสก์ที่มีซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรในการทดสอบ (โดยใช้ค่า Flying height ที่วัดจากจานแก้ว)

Point	FH in micro	FH in	Wav	velengt	h 450 nm	Way	velengt	h 550 nm	Wav	/elengt	h 650 nm
	inch		Min	Max	Measure	Min	Max	Measure	Min	Max	Measure
TAE_1	0.779	19.79	582	2268	548.47	635	2255	603.83	628	2725	598.34
TAE_2	1.717	43.6	576	2188	873.25	616	2186	834.36	599	2637	830.24
TAE_3	2.441	61.99	555	2265	1300.22	615	2259	1171.06	610	2728	1181.99
TAE_4	3.227	81.98	516	2264	1708.53	604	2255	1533.64	592	2735	1594.64

Point	Wavelength 450 nm	Wavelength 550 nm	Wavelength 650 nm
TAE_1	-0.04 ≅ 0	-0.04 ≅ 0	-0.03 ≅ 0
TAE_2	0.37	0.28	0.23
TAE_3	0.87	0.68	0.54
TAE_4	1.36	1.13	0.94

ตารางที่ 6.7 ค่าความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ของดิสก์ที่มีซิลิกอน 1 นาโน เมตรและ DLC 15 นาโนเมตร

ซึ่งจากข้อมูลของ Flying height และความเข้มแสงที่ได้จากการวัดบนจานแก้วที่ Normalize แล้ว (ตารางที่ 6.4 และ ตารางที่ 6.5) ทำให้สามารถนำมาพลอตเปรียบเทียบกับผลการคำนวณ ทางทฤษฎีจากหัวข้อ 6.1.2 ได้ดังรูปที่ 6.10 ซึ่งจากรูปจะเห็นได้ว่าข้อมูลของความเข้มแสงที่ได้ จากการวัดและการคำนวณทางทฤษฎีนั้นมีความใกล้เคียงกันมาก จึงสามารถสรุปได้ว่าเครื่องวัด Flying height นั้นใช้ทฤษฎีในการคำนวณตามหัวข้อที่ 6.1.2 และใช้โปรแกรมที่สร้างขึ้นเพื่อใช้ ในการคำนวณมีความถูกต้องแล้ว



รูปที่ 6.10 เส้นโค้งความเข้มแสงของจานแก้วจากการคำนวณทางทฤษฎีโดยใช้ค่าดรรชนีหักเห ของจานแก้วเปรียบเทียบกับค่าความเข้มแสงที่ได้จากการวัด

ในส่วนของดิสก์ที่สร้างก็จะทำในลักษณะเดียวกันโดยจะใช้ข้อมูล Flying height ที่วัดได้จากจาน แก้วและข้อมูลความเข้มแสงที่วัดจากดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นา โนเมตรที่ Normalize แล้ว (ตารางที่ 6.6 และ ตารางที่ 6.7) ทำให้สามารถนำมาพลอต เปรียบเทียบกับผลการคำนวณทางทฤษฎีจากหัวข้อ 6.1.2 ได้ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 6.11 ซึ่งจาก รูปจะเห็นว่ามีความแตกต่างกันระหว่างข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและผลจากการ คำนวณทางทฤษฎี



รูปที่ 6.11 เปรียบเทียบข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดกับผลจากการคำนวณทางทฤษฎี ของดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร

ซึ่งสาเหตุของความแตกต่างกันระหว่างข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและผลการคำนวณ ทางทฤษฎีอาจเกิดได้จาก ค่าดรรชนีหักเหของซิลิกอน และ DLC ที่ได้จากการวัดด้วย Ellipsometry อาจมีความคลาดเคลื่อนไปจากความเป็นจริง และความหนาของชั้นฟิล์มซิลิกอน และ DLC ของดิสก์อาจคลาดเคลื่อนไปจากค่าที่ใช้ในการคำนวณ ด้วยสาเหตุที่กล่าวมานี้จะทำ ให้ผลจากการวัดคลาดเคลื่อนไปจากการคำนวณ ดังนั้นจึงใช้การปรับเปลี่ยนความหนาของชั้น ฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่ใช้ในการคำนวณ (เนื่องจากความหนาจะมีผลต่อลักษณะของเส้นโค้ง ความเข้มแสงมากกว่าดรรชนีหักเห) จนกระทั่งได้ความหนาของฟิล์มที่ทำให้ข้อมูลของความเข้ม แสงที่มาจากการวัดและผลจากการคำนวณนั้นมีความใกล้เคียงกันมากที่สุด ซึ่งผลการคำนวณที่ ได้จากการปรับเปลี่ยนความหนาเปรียบเทียบกับข้อมูลที่ได้จากการวัดแสดงไว้ดังรูปที่ 6.12 โดย จะเห็นว่าการปรับความหนาของซิลิกอนและ DLC นั้นสามารถทำให้ข้อมูลทั้ง 2 มีความ สอดคล้องกันดีทำให้เชื่อได้ว่าความคลาดเคลื่อนดังกล่าวน่าจะเกิดจากค่าความเคลื่อนของความ หนาซึ่งเป็นไปตามที่สันนิษฐานไว้ โดยความหนาของฟิล์มที่ทำให้ข้อมูลทั้ง 2 ใกล้เคียงกันมาก ที่สุดคือซิลิกอนหนา 0.65 นาโนเมตรและ DLC 11.3 นาโนเมตร ซึ่งแสดงให้เห็นว่าความหนา ของซิลิกอนและ DLC นั้นมีความแตกต่างจากที่กำหนดไว้ ซึ่งก็อาจเป็นไปได้เนื่องจากว่าฟิล์มที่ ทำการปลูกนั้นมีความบางมาก ซึ่งการควบคุมให้ได้ความหนาตามที่ต้องการนั้นทำได้ค่อนข้าง ยาก ดังนั้นจึงเป็นไปได้ที่จะเกิดความคลาดเคลื่อนของความหนาได้



รูปที่ 6.12 ผลการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดกับการคำนวณทางทฤษฎีโดยการ เปลี่ยนแปลงความหนาของซิลิกอนและ DLC ซึ่งดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 0.65 นาโนเมตรและ DLC 11.3 นาโนเมตรให้ผลการ Fitting ที่ดีที่สุด

6.1.4 สรุปผลการทดสอบ

จากการทดสอบในหัวข้อที่ 6.1.3 พบว่าเกิดความคลาดเคลื่อนระหว่างข้อมูลความเข้ม แสงที่ได้จากการวัดและผลจากการคำนวณทางทฤษฎี ซึ่งอาจเกิดได้จากความคลาดเคลื่อนทั้ง ในส่วนของความหนาของฟิล์มที่ปลูกได้ และในส่วนของดรรชนีหักเหของฟิล์มที่วัดได้จาก Ellipsometer ซึ่งมี MSE ที่ไม่ต่ำนัก จากการตรวจสอบการคำนวณค่าทางทฤษฎีในกรณีของจานแก้ว ดังรูปที่ 6.10 นั้น พบว่าค่าทางทฤษฎีกับค่าที่วัดได้สอดคล้องกันเป็นอย่างดีทำให้สามารถสรุปได้ว่าในเครื่อง flying height tester นั้นใช้วิธีการคำนวณเดียวกัน ดังนั้นจึงสามารถใช้การคำนวณทางทฤษฎีใน การคาดการณ์และประยุกต์ใช้เพื่อการคำนวณในส่วนต่อ ๆไปได้ แต่อย่างไรก็ตามเนื่องจากใน การใช้งานจริงนั้นต้องการความแม่นยำในการวัด Flying height เป็นอย่างมาก ซึ่งการใช้การ คำนวณทางทฤษฎีเพื่อหาดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์นั้นจะทำให้เกิดความคลาดเคลื่อนขึ้น ประมาณ 5 นาโนเมตรเมื่อนำไปใช้ในการวัด Flying height ดังรูปที่ 6.11 (จากรูปจะเห็นว่ามี ความแตกต่างของ Flying height ระหว่างข้อมูลที่ได้จากการวัดและการคำนวณทางทฤษฏีอยู่ ประมาณ 5 นาโนเมตร) ดังนั้นในการใช้งานจริงนั้นจะหาดรรชนีหักเหลัพธ์จากข้อมูลความเข้ม แสงที่ได้จากการวัด

6.2 การหาค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ที่พัฒนาขึ้น

เนื่องจากในเครื่องวัด Flying height นั้นสามารถใส่ค่าดรรชนีหักเหได้เพียงค่าเดียว ดังนั้นจรรชนีหักเหที่ใช้นั้นต้องสามารถแสดงคุณสมบัติทางแสงโดยรวมของดิสก์ได้ (ดรรชนีหัก เหลัพธ์ของดิสก์) ซึ่ง Theory curve ที่สร้างขึ้นในเครื่องวัด Flying height นั้นจะคำนวณจาก ดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ใส่เข้าไปเท่านั้น ซึ่งในการวัด Flying height ความแตกต่างเพียงเล็กน้อย ระหว่างข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและการคำนวณ (Theory curve) นั้นจะส่งผลให้การ วัด Flying height ผิดพลาดได้ ดังนั้นในการประยุกต์ใช้งานของดิสก์ที่สร้างขึ้นในเครื่องวัด Flying height ให้สามารถวัด Flying height ได้อย่างถูกต้องแม่นยำนั้น ต้องคำนวณดรรชนีหัก เหลัพธ์มาอย่างถูกต้องจึงจะสามารถสร้าง Theory curve ที่มีลักษณะใกล้เคียงกับข้อมูลความ เข้มแสงที่ได้จากการวัดได้ ด้วยเหตุผลนี้จึงเลือกใช้วิธีคำนวณดรรชนีหักเหลัพธ์จากการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัด โดยที่มีขั้นตอนคือ เก็บข้อมูลความเข้มแสงจากเครื่องวัด Flying height จากนั้นทำการ Fitting ข้อมูลดังกล่าวด้วยการคำนวณทางทฤษฎีโดยการ เปลี่ยนแปลงดรรซีหักเหลัพธ์ของดิสก์ โดยที่ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ที่ให้ผลการ Fitting ดี ที่สุดจะถูกเลือกเพื่อนำไปทดสอบวัด Flying height เปรียบเทียบกับจานแก้ว

6.2.1 อัลกอริทึมของเครื่องวัด Flying height

จากหลักการในการวัด Flying height ของเครื่องวัด Flying height ชนิด Three wavelength inteferometry ซึ่งจะทำการวัดค่าความเข้มแสงและแปลงเป็นค่า Flying height ด้วยการเปรียบเทียบกับ Theory curve โดยใช้แสงที่มีความยาวคลื่นแตกต่างกัน 3 ความยาว คลื่น ซึ่งมีหลักการในการวัดดังที่อธิบายไว้ในหัวข้อที่ 2.2.2 และเนื่องจากเครื่องวัด Flying height นั้นยอมให้ใส่ค่าดรรชนีหักเหของดิสก์เพียงค่าเดียวเท่านั้น โดยไม่สามารถใส่ค่าดรรชนี หักเหและความหนาของแต่ละชั้นด้วกลางได้เสมือนพิจารณาว่าดิสก์นั้นมีชั้นเดียว ซึ่งสามารถ เขียนแบบจำลองในการคำนวณที่เครื่องวัด Flying height ใช้ในการสร้าง Theory curve ได้ดัง รูปที่ 6.13 ซึ่งหมายความว่า Theory curve ของเครื่องวัด Flying height นั้นจะคำนวณจากค่า ดรรชนีหักเหของดิสก์ที่ใส่เข้าไปเท่านั้น แต่จากแบบจำลองในการคำนวณ Flying height ทาง ทฤษฏีของดิสก์ที่มีซิลิกอนและ DLC ดังรูปที่ 6.1 จะเห็นว่าความเข้มแสงที่สะท้อนกลับออกมา จากแบบจำลองในการคำนวณหรือ Theory curve นั้นจะขึ้นอยู่กับดรรชนีหักเหและความหนา ของแต่ละชั้นตัวกลางของดิสก์ (รวมถึงระยะ Flying height และดรรชนีหักเหของอากาศและ หัวอ่าน/เขียน) ดังนั้นดรรชนีหักเหของดิสก์ที่ใช้ในเครื่องวัด Flying height นั้นต้องเป็นดรรชนี หักเหลัพธ์ที่สามารถแสดงถึงคุณสมบัติทางแสงโดยรวมของดิสก์ที่สร้างขึ้นได้



รูปที่ 6.13 แบบจำลองในการคำนวณที่เครื่องวัด Flying height ใช้ในการสร้าง Theory curve ซึ่งจะพิจารณาดิสก์เสมือนมีชั้นเดียว

จากแบบจำลองในรูปที่ 6.13 สามารถคำนวณความเข้มแสงที่สะท้อนกลับออกมาจาก ดิสก์ (Theory curve) ได้จากสมการที่ (6.8) ซึ่งมีสมการที่เกี่ยวข้องคือสมการที่ (6.5), (6.6) และ (6.7) ส่วนค่าดรรชนีหักเหของชั้นตัวกลางและพารามิเตอร์แสดงไว้ดังตารางที่ 6.1 และตารางที่ 6.2

$$I_{c} = I_{0} \left[\frac{r_{01} + r_{12} e^{2i\beta_{1}}}{1 + r_{01} r_{12} e^{2i\beta_{1}}} \right]$$
(6.8)

$$\frac{I_c}{I_0} = \left| R^2 \right| \tag{6.9}$$

จากนั้นทำการ Normalize สมการที่ (6.9) ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ซึ่งตัวอย่างของผลการคำนวณ แสดงไว้ดังรูปที่ 6.14 โดยที่สมมติค่าของดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์เป็น 1+0.01i ทั้ง 3 ความ ยาวคลื่นที่สนใจ





6.2.2 การคำนวณดรรชนีหักเหลัพธ์จากข้อมูลที่ได้จากการวัด

วิธีที่จะใช้ในการคำนวณดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์เพื่อนำไปใช้ในเครื่องวัด Flying height จะใช้ค่าดรรชนีหักเหของดิสก์ชั้นเดียวที่ทำให้ความเข้มของแสงสะท้อนใกล้เคียงกับ ข้อมูลความเข้มแสงที่มาจากการวัดในหัวข้อที่ 6.1.3 มากที่สุด (ตารางที่ 6.6 และตารางที่ 6.7) โดยที่ขั้นตอนคำนวณดรรชนีหักเหลัพธ์จะใช้วิธีการ Fitting โดยเริ่มจากการคำนวณความเข้ม แสงของดิสก์ที่พิจารณาเป็นชั้นเดียวซึ่งมีแบบจำลองในการคำนวณดังรูปที่ 6.13 ซึ่งสามารถใช้ สมการที่ (6.8) และ (6.9) ในการคำนวณความเข้มของแสงที่สะท้อนกลับมา จากนั้นจะ เปลี่ยนแปลงค่าดรรชนีหักเหของดิสก์ทั้งค่า n และ k ไปจนกระทั่งได้ค่าดรรชนีหักเหที่ทำให้ผล การคำนวณ (Theory curve) ใกล้เคียงกับข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดมากที่สุดจะ พิจารณาเป็นค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ จากข้อมูลของความเข้มแสงในตารางที่ 6.7 จะเห็นว่าค่าความเข้มแสงที่ตำแหน่ง TAE_1 นั้นเป็นค่าลบซึ่งหมายถึงเกิด Error ขึ้นในกระบวนการวัดเพราะว่าโดยธรรมชาติของ ดิสก์นี้แล้วค่าความเข้มแสงที่ Flying height ประมาณ 20 นาโนเมตรนั้นจะใกล้เคียงกับ 0 มาก ซึ่งทำให้ไม่สามารถวัด Flying height บริเวณนี้ได้ ดังนั้นในการคำนวณจึงเลือกใช้ข้อมูลตั้งแต่ ดำแหน่ง TAE_2 ถึง TAE_4 และจากเงื่อนไขที่กำหนด จึงทำการสร้างโปรแกรมเพื่อ Fitting โดยใช้ Matlab โดยที่กำหนดเงื่อนไขคือค่าดรรชนีหักเหที่ทำให้ผลรวมความคลาดเคลื่อนของ Flying height ของข้อมูลที่มีค่าความเข้มแสงเท่ากันระหว่างข้อมูลที่ได้จากการวัดและข้อมูลที่มา จากการคำนวณ ดังที่แสดงตัวอย่างของเงื่อนไขไว้ในรูปที่ 6.15 ซึ่งค่าดรรชนีหักเหที่ทำให้ผล รวมของ $\sum_{i=1}^{3} (x_i^2 + y_i^2 + z_i^2)$ น้อยที่สุดจะพิจารณาเป็นคำตอบ โดยที่ x_i , y_i และ z_i คือ

ผลต่างของ Flying height ที่ความเข้มแสงเดียวกันระหว่างข้อมูลที่ได้จากการวัดและจากการ คำนวณของความยาวคลื่น 450, 550 และ 650 นาโนเมตรและตัวห้อ *i* คือตำแหน่งที่ทำการวัด ซึ่งในที่นี้จะใช้ 3 ตำแหน่งคือ TAE_2 ถึง TAE_4 โดยผลของการ Fitting แสดงไว้ดังรูปที่ 6.16 และค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ให้การ Fitting ดีที่สุดแสดงไว้ดังตารางที่ 6.8 โดยที่สามารถดู รายละเอียดของโปรแกรมได้ที่ภาคผนวก ข.1



รูปที่ 6.15 ตัวอย่างค่าความแตกต่างของค่า Flying height ที่ความเข้มแสงเดียวกันที่จะใช้เป็น เงื่อนไขในการ Fitting



รูปที่ 6.16 เส้นโค้งความเข้มแสงของดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นา โนเมตรจากการคำนวณทางทฤษฎีโดยใช้ค่าดรรชนี่หักเหลัพธ์ดังที่แสดงไว้ในตารางที่ 6.8 ที่ได้ จากการ Fitting ด้วยข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัด

์ ตารางที่ 6.8 ค่าดรรชนีหักเหล<mark>ัพธ์ที่ให้การ Fitting ดีที่</mark>สุดโ<mark>ด</mark>ยใช้ข้อมูลที่ได้จากการวัด

Wavelength (nm)	Refractive index (n+ki)
450	1.05+0.02i
550	1.07+0.02i
650	1.12+0.03i

6.2.3 ข้อจำกัดของค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ในเครื่อง Flying height tester

จากการทดสอบวัด Flying height ด้วยดรรชนี่หักเหลัพธ์นั้นพบว่ามีข้อจำกัดของดรรชนี หักเหลัพธ์ที่สามารถใช้กับเครื่องวัด Flying height tester ได้ ซึ่งพบทั้งข้อจำกัดในส่วนของ n และข้อจำกัดในส่วนของ k ซึ่งจะส่งผลต่อการวัด Flying height แตกต่างกันออกไปดังนี้

<u>ข้อจำกัดของ n</u>

จากการทดสอบวัด Flying height โดยใช้ดรรชนีหักเหลัพธ์ดังตารางที่ 6.8 พบว่าจะเกิด Error ในขั้นตอนของการ Calibration ในทุก ๆจุดโดยเครื่องจะฟ้องว่า "The Detector falloff correction parameter S and F are in valid at point 'X' " ดังที่แสดงไว้ดังรูปที่ 6.17 โดยที่ X คือชื่อของตำแหน่งที่ทำการ calibration ซึ่งจากการเกิด Error ในขั้นตอนของการ Calibration ทำให้ไม่สามารถดำเนินการวัด Flying height ต่อได้ซึ่งในเบื้องต้นทางผู้วิจัยก็ไม่สามารถหา ข้อมูลของ Error ที่แสดงนี้ได้ว่ามาจากสาเหตุอะไร จึงสันนิษฐานว่าน่าจะมาจากค่าดรรชนีหักเห ลัพธ์ที่ใส่เข้าไป จึงลองทำการปรับค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ใส่เข้าไปก็พบว่าเครื่องจะไม่แสดง Error ในขั้นตอนของการ Calibration เมื่อค่า n ของทุกๆดรรชนีหักเหลัพธ์นั้นมีค่ามากกว่า 1.1



รูปที่ 6.17 ข้อควา<mark>มแสด</mark>ง Error ขณะที่ทำการ Calibration ที่ตำแหน่ง TAE_4

<u>ข้อจำกัดของ k</u>

จากข้อจำกัดของ n จึงทำการ Fitting โดยใช้หลักการเดิม (หัวข้อที่ 6.2.2) แต่กำหนดให้ ค่า n นั้นต้องมากกว่า 1.1 ซึ่งผลของการ Fitting แสดงไว้ดังรูปที่ 6.18 และดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ ให้การ Fitting ดีที่สุดแสดงไว้ดังตารางที่ 6.9

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 6.18 เส้นโค้งความเข้มแสงของดิสก์ที่มีความหน้าซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโน เมตรจากการคำนวณทางทฤษฎีโดยใช้ค่าดรรชนี่หักเหลัพธ์ดังที่แสดงไว้ในตารางที่ 6.9 ที่ได้ จากการ Fitting ด้วยข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัด โดยกำหนดให้ค่า n ของดรรชนีหักเห มากกว่า 1.1 เป็นต้นไป

ตารางที่ 6.9 ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ให้การ Fitting ดีที่สุดโดยใช้ข้อมูลที่ได้จากการวัด (กำหนดให้ค่า n ของดรรชนีหักเหลัพธ์มากกว่า 1.1เป็นต้นไป)

Wavelength (nm) Refractive index (n+ki)
450 1.19+0.09i
550 1.1+0.03i
650 1.12+0.03i

จากนั้นนำค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่แสดงไว้ดังตารางที่ 6.9 ไปทดสอบในการวัด Flying height โดยพบว่าที่ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์นี้เครื่องสามารถทำการ Calibration ได้และสามารถเข้าสู่ กระบวนการวัด Flying height ได้โดยที่ผลของการวัด Flying height เปรียบเทียบกับจานแก้ว แสดงไว้ดังรูปที่ 6.19 และตารางที่ 6.10

Point	FH	Point	FH
TAE_1	0.7791	TAE_2	0.9528
TAE_2	1.7165	TAE 3	1.7571
TAE_3	2.4406	TAE 4	2.5339
TAE_4	3.2274		

รูปที่ 6.19 เปรียบเทียบระหว่างค่า Flying height (ไมโครนิ้ว) ที่วัดได้บนจานแก้วกับค่า Flying height ที่วัดได้บนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรที่ใช้ค่าดรรชนีหัก เหลัพธ์ในตารางที่ 6.9

ตารางที่ 6.10 เปรียบเทียบค่า Flying height ที่วัดได้บนจานแก้วกับที่วัดได้บนดิสก์ที่มีซิลิกอน หนา 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร ที่ใช้ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ Fitting จากข้อมูลการวัด โดยกำหนดให้ค่า n มากกว่า 1.1

Point	FH บนจานแก้ว (nm)	FH บนดิสก์ที่พัฒนาขึ้น (nm)	∆FH (nm)
TAE_2	43.6	24.2	<mark>19</mark> .4
TAE_3	61.99	44.63	17.36
TAE_4	81.98	64.36	17.61

ซึ่งจากผลการวัดพบว่าค่า Flying height ของดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรโดยใช้ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่แสดงไว้ในตารางที่ 6.9 นั้นยังคง คลาดเคลื่อนจากค่า Flying height ที่วัดได้จากจานแก้วพอสมควร (ประมาณ 17 ถึง 19 นาโน เมตร) จึงตั้งสมมติฐานว่าอัลกอริทึม (ทางผู้ผลิตไม่สามารถเปิดเผยข้อมูลของอัลกอริทึ่มที่ใช้ใน การคำนวณ Flying height ของเครื่องวัดได้) ที่ใช้ในการคำนวณ Flying height ของเครื่องวัดนั้น อาจสร้างมาเพื่อให้ใช้จานแก้วในการวัดเท่านั้น และอาจไม่นำค่า k ของดรรชนีหักเหลัพธ์ไปใช้ ในการคำนวณ ซึ่งค่า k นั้นเป็นพารามิเตอร์ที่ทำให้เฟสของเส้นโค้งความเข้มแสงเปลี่ยนไป (Phase shift) ซึ่งจะทำให้ลักษณะของเส้นโค้งความเข้มแสงนั้นแตกต่างไปจากจานแก้ว

ซึ่งจากเอกสารอ้างอิง [43] พบว่าอัลกอริทึ่มในเครื่องวัด Flying height ไม่ใช้ค่า k ใน การคำนวณ Theory curve จึงทำการทดสอบสมมติฐานเรื่องการที่เครื่องวัด Flying height ไม่ นำค่า k ไปใช้ในการคำนวณ Theory curve ซึ่งทำโดยทดสอบวัด Flying height โดยใช้จานแก้ว ซึ่งจะเปลี่ยนแปลงเฉพาะค่า k ของดรรชนีหักเหของจานแก้วทุกความยาวคลื่นไปตั้งแต่ 0.1 ถึง 0.4 โดยจะทดสอบด้วยหัวอ่าน/เขียนตัวเดียวกัน ซึ่งจากการทดสอบพบว่าค่า Flying height ของจานแก้วที่เปลี่ยนแปลงค่า k ของทุกความยาวคลื่นจาก 0.1 ถึง 0.4 นั้นมีค่าไม่แตกต่างกับ การวัด Flying height ที่ใช้ค่าดรรชนีหักเหตามปกติของจานแก้ว (ค่า k 0.02) ซึ่งจากการ ทดสอบนี้สามารถสรุปได้ว่าการคำนวณ Theory curve ของเครื่องวัด Flying height นั้นจะไม่ พิจารณาค่า k ของดรรชนีหักเหของดิสก์ และจะทำให้ Theory curve ที่ได้จากการคำนวณนั้นมี ลักษณะใกล้เคียงกับ Theory curve ของจานแก้ว ซึ่งจะทำให้ Theory curve นั้นมีความ แตกต่างจากข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัด

<u>สรุปข้อจำกัดของดรรชนีหักเห</u>

จากผลการทดสอบทั้งในส่วนของข้อจำกัดของ n และ k ทำให้สามารถสรุปได้ว่า ค่า ดรรชนีหักเหลัพธ์ที่สามารถนำไปใช้ในการวัด Flying height ได้นั้นควรจะมี ค่า n มากกว่า 1.1 และ ไม่มีค่า k เนื่องจากอัลกอริทึ่มของเครื่องวัด Flying height นั้นไม่พิจารณาค่า k ในการ คำนวณ Theory curve

6.2.4 การหาค่าดรรชนีหักเหล**ัพธ์จากข้อมูลที่ได้จากการวั**ด

ในการหาค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ที่พัฒนาขึ้นที่สามารถนำไปประยุกต์ใช้ให้วัด Flying height ได้ถูกต้องนั้นมีขั้นตอนและข้อจำกัดหลายอย่างดังที่ได้อธิบายไว้ในหัวข้อก่อน หน้านี้แล้ว เช่น การเก็บข้อมูลความเข้มแสงจากการวัด, การที่เครื่องวัด Flying height ยอมให้ ใส่ค่าดรรชนีหักเหได้เพียงค่าเดียว และข้อจำกัดของดรรชนีหักเหลัพธ์ ซึ่งจากผลการทดสอบใน หัวข้อที่ 6.2.3 แสดงให้เห็นว่าเครื่องวัด Flying height จะไม่พิจารณาค่า k ของดรรนีหักเหลัพธ์ ดังนั้นค่าดรรชนีหักเหล้พธ์ของดิสก์จึงจะมีเพียงค่า n ซึ่งจากข้อจำกัดนี้ทำให้เราไม่สามารถ กำหนดค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ด้วย n เพียงค่าเดียวที่ทำให้ Theory curve ใกล้เคียงกับข้อมูลจาก การวัดได้ (ซึ่ง k เป็นพารามิเตอร์ที่ทำให้เฟสของความเข้มแสงเลื่อนไปจากเดิม) วิธีการที่จะ แก้ไขข้อจำกัดดังกล่าวนี้สามารถทำได้โดยการเลื่อนดำแหน่งของข้อมูลวัดตามแนวแกน x ดัง แสดงในรูปที่ 6.20(e) แล้วหาค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ n ซึ่งการกระทำดังกล่าวเปรียบได้กับการเพิ่ม หรือลด Flying height โดยตั้งใจเพื่อให้ได้ลักษณะของกราฟที่ดีที่สุด ซึ่งในการนำค่าดรรชนีหัก เหลัพธ์นี้ไปใช้ในการวัดเมื่อได้ค่า Flying height มาแล้วจึงต้องนำมารวมหรือหักลบกับระยะ Flying height ที่ทำการเลื่อนออกเพื่อให้ได้ค่าที่ถูกต้อง ดังนั้นในการหาค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่สามารถวัด Flying height ได้อย่างถูกต้องนั้นจะ ใช้วิธีการเปลี่ยนแปลงระยะเลื่อนค่า Flying height ของข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัด ควบคู่ไปกับการเปลี่ยนแปลงค่า n ของดรรชนีหักเห จนกระทั่งสามารถทำให้ข้อมูลที่ได้จากการ วัดและการคำนวณมีความใกล้เคียงกันมากที่สุด โดยสามารถสรุปขั้นตอนที่ใช้ในการหาค่า ดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ที่พัฒนาขึ้นที่สามารถนำไปประยุกต์ใช้ในการวัด Flying height ได้ อย่างถูกต้องได้ดังนี้

- 1-3. ทำการทดสอบเหมือนขั้นตอนที่ 1, 2 และ 3 ที่ได้อธิบายไว้ในหัวข้อที่ 6.1.3 ซึ่งจะ ได้ข้อมูลของ Flying height จากจานแก้ว (ในหน่วยไมโครนิ้ว) ดังแสดงไว้ในรูปที่ 6.20(a), ข้อมูลความเข้มแสงของดิสก์ที่พัฒนาขึ้น (ในการทดสอบนี้ใช้ดิสก์ที่มีความ หนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร) ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 6.20(b) ซึ่งเมื่อนำมา Normalize แล้วได้ดังรูปที่ 6.20(c) และจากข้อมูลในรูปที่ 6.20(a) และ (c) สามารถนำมาพลอตจุดบนกราฟเพื่อใช้ในการคำนวณได้ดังรูปที่ 6.20(d)
 - ทำการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากข้อที่ 3 เพื่อหาดรรชนีหักเหลัพธ์ของ ดิสก์โดยเปลี่ยนแปลงพารามิเตอร์ดังต่อนี้คือ 1. เปลี่ยนแปลงค่า n ของดรรชนีหักเห โดยกำหนดขอบเขตของ n นั้นต้องมากกว่า 1.1 และไม่มีค่า k และ 2. เปลี่ยนแปลง ระยะเลื่อนของ Flying height ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 6.20(e) โดยกำหนดขอบเขตคือ 0 ถึง 20 นาโนเมตร ซึ่งผลการ Fitting แสดงไว้ดังรูปที่ 6.20(f) ส่วนค่าดรรชนีหักเห ลัพธ์และระยะเลื่อน Flying height ที่ทำให้การ Fitting ดีที่สุดแสดงไว้ดังตารางที่ 6.11 โดยที่รายละเอียดในการ Fitting อธิบายไว้ในหัวข้อที่ 6.2.2
 - กดสอบวัด Flying height ด้วยดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ได้จากข้อที่ 4 โดยค่า Flying height ที่ได้จากการวัดนั้นต้องทำการบวกระยะ Flying height ที่เลื่อนไปก่อน จึงจะ สามารถนำมาเปรียบเทียบกับค่า Flying height ที่ได้จากการวัดด้วยจากจานแก้วได้

จุฬาลงกรณมหาวิทยาลัย



รูปที่ 6.20 ไดอะแกรมขั้นตอนการหาดรรชนีหักเหลัพธ์ที่สามารถนำไปใช้ในการวัด Flying height ได้อย่างถูกต้อง (a) ค่า Flying height ที่วัดได้จากจานแก้ว, (b) ค่าความเข้มแสงที่ได้ จากการวัดตามตำแหน่งที่กำหนด, (c) ค่าความเข้มแสงที่ Normalize แล้ว, (d) การกำหนดจุด ความเข้มแสงที่ Normalize แล้วลงบนกราฟ, (e) การเลื่อนระยะ Flying height ของข้อมูลความ เข้มแสง และ (f) ผลการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่เปลี่ยนแปลงระยะเลื่อน Flying height ไป 0 ถึง 20 นาโนเมตรโดยกำหนดให้ n มากกว่า 1.1 และไม่มีค่า k
Wavelength (nm)	Refractive index (n)	Shifted Flying height (nm)
450	1.2	
550	1.28	19 nm
650	1.37	

ตารางที่ 6.11 ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์และระยะเลื่อน Flying height ที่ให้การ Fitting ดีที่สุดโดยใช้ ข้อมูลจากวัด

6.3 การทดสอบใช้ดิสก์ที่พัฒนาขึ้นในการวัด Flying height

การทดสอบวัด Flying height ของดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร โดยใช้ค่าดรรชนี่หักเหลัพธ์ที่ได้จากหัวข้อที่ 6.2.4 โดยใช้วิธีการ Fitting ข้อมูลความ เข้มแสงที่เลื่อนค่า Flying height ดังที่แสดงไว้ในตารางที่ 6.11 โดยการทดสอบนั้นจะเริ่มจาก การวัด Flying height ทั้งบนจานแก้วจากนั้นจะวัด Flying height บนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 นา โนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตร โดยค่า Flying height ที่ได้จากการวัดของดิสก์ที่มี ซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรนั้นต้องรวมกับค่า Flying height ที่ต้อง เลื่อนไป 19 นาโนเมตร (ซึ่งได้มาจากการ Fitting) ก่อนนำมาเปรียบเทียบกับจานแก้ว

<u>ผลการทดสอบ</u>

รูปที่ 6.21 ผลการวัด Flying height ด้วยดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ Fitting จากข้อมูลความ เข้มแสงที่เลื่อนค่า Flying height ไป 19 นาโนเมตร (ตารางที่ 6.11) และค่า Flying height ที่วัด ได้เมื่อเปรียบเทียบกับจานแก้วแสดงไว้ดังตารางที่ 6.12

Point	FH	Fit	Point	FH	Fit
TAE_2	1.7110	0.012	TAE_2	0.9685	0.005
TAE_3	2.3567	0.021	TAE_3	1.6555	0.019
TAE_4	3.0890	0.030	TAE_4	2.3665	0.060

รูปที่ 6.21 เปรียบเทียบระหว่างค่า Flying height (ไมโครนิ้ว) ที่วัดได้บนจานแก้ว (ซ้าย) กับค่า Flying height ที่วัดได้บนดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรที่ใช้ค่า ดรรชนีหักเหตารางที่ 6.11 (ขวา) ตารางที่ 6.12 เปรียบเทียบค่า Flying height ที่วัดได้บนจานแก้วกับที่วัดได้บนดิสก์ที่มีซิลิกอน หนา 1 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตร ที่ใช้ค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ที่ Fitting จากข้อมูลการวัด ที่เลื่อนค่า Flying height ไป 19 นาโนเมตร

Point	FH บนจานแก้ว (nm)	FH ของดิสก์ที่พัฒนาขึ้น (nm) + 19 nm (nm)	∆FH (nm)
TAE_2	43.43	24.6 + 19 = 43.6	0.17
TAE_3	59.86	42.05 + 19 = 61.05	1.19
TAE_4	78.46	60.11 + 19 = 79.11	0.65

จากรูปที่ 6.21 และข้อมูล Flying height ที่แสดงไว้ในตารางที่ 6.12 จะเห็นว่าค่า Flying height ที่ได้จากการวัดนั้นใกล้เคียงกับค่า Flying height ที่ได้จากการ Fitting หลังจากรวมกับ ค่า Flying height ที่ทำให้เลื่อนไปในขั้นตอนของการ Fitting (19 นาโนเมตร) และจากรูปที่ 6.21 จะเห็นว่าค่า Fit ซึ่งเป็นพารามิเตอร์ที่บ่งบอกถึงความใกล้เคียงกันระหว่างข้อมูลที่ได้จากการวัด และผลจากการคำนวณทางทฤษฎี (Theory curve) โดยที่ค่า Fit น้อยหมายถึงข้อมูลจากการวัด และการคำนวณมีความใกล้เคียงกันมาก โดยที่จากรูปจะเห็นว่าค่า Fit นั้นมีค่าที่น้อยมาก (0.005 ถึง 0.06 ไมโครเมตร) ซึ่งหมายความว่าข้อมูลที่ได้จากการ Fitting โดยเลื่อนค่า Flying height นั้นมีความใกล้เคียงกับข้อมูลที่ได้จากการวัดมาก

6.4 สรุปผลการประยุกต์ใช้งานของดิสก์ในเครื่อง Flying height tester

จากการทดสอบสามารถสรุปได้ว่าดรรชนีหักเหของดิสก์ที่ใช้ในการวัด Flying height นั้นต้องเป็นดรรชนีหักเหลัพธ์ (ค่าดรรชนีหักเหที่สามารถแสดงคุณสมบัติทางแสงโดยรวมของ ดิสก์ได้) โดยที่มีข้อจำกัดคือค่า n ของดรรชนีหักเหต้องมากกว่า 1.1 และไม่มีค่า k เนื่องจากใน อัลกอริทึมของเครื่องวัด Flying height จะไม่พิจารณาค่า k ในการคำนวณ Theory curve ซึ่ง จากการประยุกต์ข้อจำกัดเหล่านี้เข้ากับการคำนวณดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ พบว่าดิสก์ที่มี ซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรสามารถวัด Flying height ได้อย่าง ถูกต้องที่ Flying height ตั้งแต่ 25 นาโนเมตรเป็นต้นไปโดยที่มีความคลาดเคลื่อนเฉลี่ยต่ำกว่า 1 นาโนเมตร

บทที่ 7

การปรับปรุงความไวในการวัด Flying height ของดิสก์

ในปัจจุบัน Flying height ของหัวอ่าน/เขียนมีขนาดอยู่ที่ประมาณ 10 นาโนเมตร [5, 6] และในอนาคตระยะ Flying height ของหัวอ่าน/เขียนมีแนวโน้มที่จะลดลง เพื่อที่จะเพิ่มความ หนาแน่นของข้อมูลต่อ 1 แผ่นแม่เหล็ก ซึ่งในการวัด Flying height ด้วยวิธี Intensity interferometry ด้วยจานแก้วนั้นจะมี Sensitivity ในการวัด Flying height ที่ต่ำซึ่งสามารถ ้สังเกตได้จากรูปที่ 6.10 ว่าความชั้นของเส้นโค้งความเข้มแสงทั้ง 3 ความยาวคลื่นนั้นต่ำลงที่ Flying height ต่ำๆ (ตั้งแต่ 20 นาโนเมตรลงมา) ดังนั้นจึงเกิดแนวคิดที่จะพัฒนา Sensitivity ใน การวัด Flying height ด้วยวิธี Intensity interferometry โดยการพัฒนาดิสก์ที่มี Sensitivity ใน การวัด Flying height ดีกว่าจานแก้ว ซึ่งจากการทดสอบพบว่าจานแก้วที่เคลือบด้วยชั้นฟิล์ม ชนิดต่าง ๆจะมีคุณสมบัติทางแสงเปลี่ยนแปลงจากจานแก้วทั่วไป เช่นลักษณะของเส้นโค้งความ เข้มแสงที่แสดงให้เห็นในบทที่ 6 แล้วว่าการเคลือบผิวจานแก้วด้วยซิลิกอน และ DLC นั้นส่งผล ให้ลักษณะเส้นโค้งของความเข้มแสงเป<mark>ลี่ยนแปลงไปจากจานแก้วซึ่งรวมถึง Sensitivity</mark> ในการ ้วัด Flying height ด้วยโดยที่ Sensitivit<mark>y ในการวัด</mark> Flying height คือการเปลี่ยนแปลงของความ เข้มแสงที่วัดได้เมื่อ Flying height เปลี่ยนแปลงไป 1 นาโนเมตรหรือก็คือความชั้นของเส้นโค้ง ้ความเข้มแสงที่เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height จะเห็นได้ว่าดิสก์ที่มีซิลิกอนและ DLC นั้นจะมี Sensitivity ในช่วง Flying height ต่ำๆ (Near contact flying height) ดีกว่าจานแก้ว

ในส่วนของการปรับปรุงความไวในการวัด Flying height ของดิสก์นั้นจะเริ่มจากการวัด ดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ในบทที่ 7.1 เพื่อนำไปใช้ในการคำนวณเพื่อที่จะเลือก ความหนาของฟิล์มที่จะนำไปสร้างดิสก์ ซึ่งในงานวิจัยนี้ได้นำเสนอดิสก์ 2 แบบที่จะใช้ในการ ปรับปรุงความไวคือ 1. ดิสก์ที่มี 3 ชั้น (3-Layers-disk) และ 2. ดิสก์ที่มี 5 ชั้น (5-Layers-disk) ซึ่งในส่วนของการคำนวณ, การเลือกความหนาที่จะใช้ในการสร้าง และการสร้างดิสก์ของดิสก์ทั้ง 2 แบบอธิบายไว้ในบทที่ 7.2 และ 7.3 ตามลำดับ จากนั้นจะทำการทดสอบ Sensitivity ของดิสก์ ทั้ง 2 แบบเปรียบเทียบกับจานแก้วในบทที่ 7.4 และสรุปผลในบทที่ 7.5

7.1 การวัดดรรชนี่หักเหของฟิล์มซิลิกอนและ DLC

เนื่องจากในการทดสอบนี้มีการเว้นช่วงระยะห่างจากการทดสอบการประยุกต์ใช้งาน ดิสก์ในเครื่องวัด Flying height tester (บทที่ 6) พอสมควรดังนั้นค่าดรรชนีหักเหของฟิล์ม ซิลิกอนและ DLC อาจเกิดการเปลี่ยนแปลงขึ้นได้ รวมถึงในการคำนวณในส่วนของการ
Optimize sensitivity นั้นค่าดรรชนีหักเหน้นจำเป็นต้องมีความถูกต้องและน่าเชื่อถือจึงจะ
สามารถมั่นใจได้ว่าผลที่ได้จากการ Optimize นั้นถูกต้องและสามารถนำไปพิจารณาในการสร้าง
ดิสก้ได้ จึงทำการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์มอีกครั้ง โดยในครั้งนี้จะใช้ขั้นตอนต่าง ๆดังที่ได้อธิบาย
ไว้ในหัวข้อที่ 6.1.1 แต่จะทำการปลูกฟิล์มซิลิกอนและ DLC บนซิลิกอนเวเฟอร์ที่มีชั้นของ SiO2
ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 7.1 แทนซิลิกอนเวเฟอร์ เนื่องจากการปลูกฟิล์มบนซิลิกอนเวเฟอร์ที่มีชั้น
ของ SiO2 นั้นจะให้ผลลัพธ์ในการวัดที่ดีกว่า ประกอบกับการศึกษาเพิ่มเติมในส่วนของโมเดลที่
ใช้การวิเคราะห์ดรรชนีหักเหของฟิล์ม จึงทำให้สามารถเลือกโมเดลที่สามารถ (Tauc-Lorentz
model) Fitting ข้อมูล Psi และ Delta ที่ได้จากการวัดโดยที่มี MSE น้อยมาก ๆ (MSE น้อยกว่า
5) ซึ่งหมายถึงข้อมูลทั้ง 2 นั้นมีความใกล้เคียงกันมากดังที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.2 (b) และ รูปที่
7.3(b) และส่งผลให้ค่าดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ครั้งนี้มีความน่าเชื่อถือและความ
ถูกต้องมาก ซึ่งดรรชนีหักเหที่จะใช้ในการ Optimize sensitivity แสดงไว้ดังตารางที่ 7.1 (โดยที่



ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

(a	1)
·L	ayer # 2 = Carbon on SiO2 Thin MT Thickness # 2 = 530.00 Å
	Amp. = 18.238 (fit) Brod. = 7.448 (fit) Eo = 6.214 (fit)
	Eg = 0.735 (fit) Einf = 2.652 (fit)
L	ayer # 1 = SIO2 Thickness # 1 = 5018.30 Å (fit)
S	ubstrate = <u>SI_JELL</u>



รูปที่ 7.2 ขั้นตอนการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์ม DLC การสร้างแบบจำลองของชิ้นงานที่ใช้ในการ วัดและเลือกโมเดลที่ใช้ในการวิเคราะห์ (a), ผลการ Fitting ของ Psi และ Delta ที่ได้จากการวัด และจากการกำนวณโดยใช้โมเดล Tauc-Lorentz (b), ดรรชนีหักเหของฟิล์ม DLC ที่แปลงมาจาก ผลการ Fitting (c)

Silicon

. .

(a)	
Layer # 2 = a-Si Ion Beam SP1	Thickness # 2 = 264.28 Å (fit)
Amp. = 107.807 Brod. = 2.3	393 Eo = 3.606
Eg = 1.162 Einf = 1.160	
Layer #1 = SIO2_JAW Oxide	Thickness = 207.32 Å (fit)
Substrate = SI_JAW	



รูปที่ 7.3 ขั้นตอนการวัดดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอน การสร้างแบบจำลองของชิ้นงานที่ใช้ใน การวัดและเลือกโมเดลที่ใช้ในการวิเคราะห์ (a), ผลการ Fitting ของ Psi และ Delta ที่ได้จาก การวัดและจากการคำนวณโดยใช้โมเดล Tauc-Lorentz (b), ดรรชนีหักเหของฟิล์มซิลิกอนที่ แปลงมาจากผลการ Fitting (c)

	ч		
Material	Wavelength 450nm	Wavelength 550nm	Wavelength 650nm
Silicon	4.419+1.328i	4.232+0.634i	4.014+0.309i
DLC	2.169+0.2087i	2.1699+0.1416i	2.1631+0.0985i
Air	1	1	1
Glass disk	1.54+0.02i	1.51+0.01i	1.52
Slider (AlTiC)	2.39+0.432i	2.354+0.363i	2.289+0.344i

์ ตารางที่ 7.1 ดรรชนีหักเหของวัสดุที่ใช้ในการคำนวณเพื่อการ Optimize sensitivity

7.2 การปรับปรุงความไวใหการวัด Flying height โดยใช้ดิสก์ที่มี 3 ชั้น

เนื่องจาก Sensitivity หรือความชันของเส้นโค้งที่เปลี่ยนไปจะขึ้นอยู่กับพารามิเตอร์ ด่าง ๆเช่นดรรชนีหักเหของจานแก้ว ดรรชนีหักเหของฟิล์มที่นำมาเคลือบและความหนาของ ฟิล์ม ดังนั้นถ้าสามารถที่จะเลือกความหนาของฟิล์มที่เหมาะสมได้ก็จะสามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้ โดยที่ Sensitivity ที่มีค่ามากหมายถึงสามารถวัดได้ละเอียดมากขึ้น โดยที่เงื่อนไขของการ Optimize คือเส้นโค้งของความเข้มแสงต้องไม่มีจุดเปลี่ยนโค้งในช่วง Flying height ที่สนใจ ซึ่งจะเห็นได้จากการเคลือบผิวจานแก้วด้วยซิลิกอนและ DLC ด้วยความ หนาตามบทที่ 6 นั้นจะทำให้เส้นโค้งของความเข้มแสงเกิดจุดเปลี่ยนโค้งที่ Flying height ประมาณ 25 นาโนเมตรและเป็นผลให้ไม่สามารถวัด Flying height ที่บริเวณนี้ได้ ดังนั้นจึง กำหนดเงื่อนไขนี้ขึ้นมาในการ Optimize เพื่อที่จะทำให้ดิสก์ที่ได้หลังจากการ Optimize มีทั้ง Sensitivity ดีขึ้นและสามารถนำไปใช้ในกระบวนการวัด Flying height ได้อย่างเหมาะสมในทุก ๆ Flying height

ในการเลือกความหนาของฟิล์มที่จะนำมาเคลือบบนจานแก้วเพื่อทำการ Optimize นั้น ต้องไม่เป็นอุปสรรคต่อกระบวนการวัด Flying height คือต้องไม่ส่งผลต่อความชัดเจนของ Poletip และดิสก์หลังการ Optimize ควรจะมีความแข็งแรงที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วด้วย ซึ่งจะเลือก ฟิล์มซิลิกอนและ DLC เพื่อทำการ Optimize ความหนาซึ่งสามารถปลูกได้ที่บริษัทเวสเทิร์น ดิจิตอล โดยที่ความหนาของซิลิกอนที่ใช้จะต้องไม่รบกวนต่อความชัดเจนของ Pole-tip อีกทั้ง DLC ยังเป็นวัสดุที่มีความแข็งแรงมากดังที่แสดงค่าความแข็งแรงไว้ดังตารางที่ 2.2 ดังนั้นดิสก์ที่ ได้หลังจากการ Optimize นั้นจะมีทั้งความแข็งแรงที่มากขึ้น, Sensitivity ที่ดีขึ้นและสามารถ นำไปใช้ในกระบวนการวัด Flying height ได้อย่างเหมาะสม ซึ่งดิสก์ที่ใช้ในการทดสอบนี้จะมี 2 แบบคือ 1. ดิสก์ที่มี 3 ชั้น (3-Layers-disk) และ 2. ดิสก์ที่มี 5 ชั้น (5-Layers-disk)

ซึ่งในบทนี้จะกล่าวถึงการปรับปรุง Sensitivity โดยใช้ดิสก์ที่มี 3 ชั้น (ในส่วนของดิสก์ที่ มี 5 ชั้นจะอธิบายไว้ในบทที่ 7.3) ลักษณะของดิสก์ที่จะนำมา Optimize sensitivity แสดงไว้ดัง รูปที่ 7.4 ดิสก์จะมี 3 ชั้น (3-Layers-disk) ซึ่งประกอบด้วยชั้นของจานแก้ว, ซิลิกอน และ DLC ซึ่งดิสก์ที่มีลักษณะนี้จะมีโอกาศในการเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้ถ้าสามารถ เลือกความหนาของชั้นฟิล์มซิลิกอนและ DLC ได้อย่างเหมาะสมและเนื่องจากชั้นฟิล์มที่สัมผัส กับหัวอ่าน/เขียนนั้นเป็น DLC ซึ่งจะทำให้ความแข็งแรงของดิสก์นั้นเพิ่มขึ้นจากจานแก้วด้วย ดังที่อธิบายไว้ในบทที่ 4 และ 5 โดยปกติแล้วในการวัด Flying height ด้วยจานแก้วนั้นจะมี ไดอะแกรมดังรูปที่ 7.5 โดยที่แสงจากแหล่งกำเนิดจะสะท้อนจากด้านล่างของจานแก้วนั้นจะมี ใดอะแกรมดังรูปที่ 7.5 โดยที่แสงจากแหล่งกำเนิดจะสะท้อนจากด้านล่างของจานแก้วเละ ผิวหน้าของหัวอ่าน/เขียน (Slider) กลับไปที่ Detector แต่ในกรณีที่ใช้ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอน และ DLC ดังที่แสดงในรูปที่ 7.4 การสะท้อนของแสงจะซับซ้อนกว่านี้ โดยสามารถเขียน แบบจำลองการวัด Flying height ที่ใช้ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนและ DLC เพื่อใช้ในการคำนวณ ความเข้มแสงเพื่อ Optimize sensitivity ได้ดังรูปที่ 7.6



รูปที่ 7.4 ลักษณะของดิสก์ที่มี 3 ชั้นที่จะใช้ในการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height โดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของชั้นฟิล์มซิลิกอนและ DLC

จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 7.5 ใดอะแกรมการวัด Flying height ของเครื่อง flying height tester โดยใช้จานแก้วแบบ ปกติซึ่งในการคำนวณจะใช้ดิสก์ที่มี 3 ชั้นแทนจานแก้ว ซึ่งการสะท้อนของแสงจะซับซ้อนกว่า มาก



รูปที่ 7.6 แบบจำลองของดิสก์ที่มี 3 ชั้นที่ใช้ในการคำนวณเพื่อปรับปรุง Sensitivity ในการวัด Flying height โดยที่ d₁, d₂, และ d₃ คือความหนาของ Si, DLC และ Flying heightตามลำดับ โดยวัสดุที่ใช้ทำ Slider คือ AlTiC

7.2.1 การคำนวณทางทฤษฎีของความเข้มแสงของแสงที่สะท้อนในการวัด Flying height ในกรณีใช้ดิสก์ที่มี 3 ชั้น

จากรูปที่ 7.5 แสงที่มาจากแหล่งกำเนิดจะตกกระทบดิสก์เป็นลักษณะ Normal incident และเดินทางผ่านและสะท้อนจากชั้นตัวกลางต่างๆตามแบบจำลองในรูปที่ 7.6 ซึ่งสามารถใช้ Thin film theory [6] คำนวณความเข้มแสงทั้งหมดที่สะท้อนออกมาจากชั้นต่างๆของแบบจำลอง ในรูปที่ 7.6 ได้จากสมการที่ (7.1) โดยสามารถดูการพิสูจน์เพิ่มเติมได้ที่ภาคผนวก ก.

$$I_{s} = I_{0} \left[\frac{r_{01} + r_{1234} e^{2i\beta_{1}}}{1 + r_{01}r_{1234} e^{2i\beta_{1}}} \right]^{2}$$
 (7.1)

ซึ่งสามารถเขียนให้อยู่ในลักษณะ

$$I_{s} = I_{0} |R|^{2} e^{i\varphi} = I_{0} R^{2}$$
 ---- (7.2)

โดยที่ตัวแปรต่าง ๆสามารถคำนวณได้จากสมการดังต่อไปนี้

$$r_{234} = \left[\frac{r_{23} + r_{34}e^{2i\beta_3}}{1 + r_{23}r_{34}e^{2i\beta_3}}\right] -\dots (7.4)$$

$$r_{ij} = \frac{(n_i + ik_i) - (n_j + ik_j)}{(n_i + ik_i) + (n_j + ik_j)} -\dots (7.6)$$

$$\frac{I_s}{I_0} = \left| R^2 \right| \tag{7.7}$$

ซึ่งความหมายของตัวแปรต่าง ๆได้อธิบายไว้ในหัวข้อ 6.1.2 แล้ว จากนั้นทำการ Normalize สมการที่ (7.7) ให้ความเข้มแสงอยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ก็จะสามารถสร้างเส้นโค้ง ความสัมพันธ์ระหว่างความเข้มแสงกับ Flying height ของแต่ละความหนาของชั้นฟิล์มได้ โดยที่ ตัวอย่างของผลการคำนวณของดิสก์ที่มีความหนาของชั้นฟิล์ม Si และ DLC 1 นาโนเมตรแสดง ไว้ดังรูปที่ 7.7 โดยใช้ดรรชนีหักเหและพารามิเตอร์ต่าง ๆที่ใช้ในการคำนวณแสดงไว้ดังตารางที่ 7.1 และตารางที่ 7.2



รูปที่ 7.7 ตัวอย่างของความสัมพันธ์ระหว่างความเข้มแสงและ Flying height ที่ได้จากการ คำนวณของดิสก์ที่มีความหนาของ Si และ DLC 1 นาโนเมตร

Parameters	Boundary	Interval
ความหนา Si ₁ (d ₁)	0 ถึง 5 นาโนเมตร	0.5 นาโนเมตร
ความหนา DLC ₁ (d ₂)	0 ถึง 400 นาโนเมตร	1 นาโนเมตร
Flying height (d ₃)	0 ถึง 500 นาโนเมตร	1 นาโนเมตร
Wavelength (Blue, Green, Red)	450, 550 และ 650 นาโนเมตร	1 นาโนเมตร

ตารางที่ 7.2 พารามิเตอร์ที่ใช้ในการ Optimize sensitivity ของดิสก์ที่มี 3 ชั้น

7.2.2 การ Optimize sensitivity จากการคำนวณทางทฤษฎีของดิสก์ที่มี 3 ชั้นโดยการ เปลี่ยนแปลงความหนาของฟิล์มซิลิกอนและ DLC

จากแบบจำลองและวิธีการคำนวณที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.6 และหัวข้อที่ 7.2.1 มา ประยุกต์ใช้ในการเขียนโปรแกรมโดยใช้ Matlab เพื่อ Optimize sensitivity โดยการ เปลี่ยนแปลงความหนาของ Si และ DLC โดยมีแบบจำลองการคำนวณดังรูปที่ 7.6 และดรรชนี หักเหตามตารางที่ 7.1 และพารามิเตอร์ที่จะใช้การคำนวณดังตารางที่ 7.2 ซึ่งความหนาของ ซิลิกอนจะถูกจำกัดอยู่ที่ 5 นาโนเมตรเนื่องจากผลจากการทดสอบการมองเห็น Pole-tip ใน หัวข้อที่ 4.1 โดยที่นิยามของ Sensitivity ที่ใช้ในการวัดและการคำนวณคือผลรวมของ Sensitivity ที่ Flying height 1, 10, 20, 30, 40 และ 50 นาโนเมตรของทั้ง 3 ความยาวคลื่นซึ่งก็ คือผลรวมของความชันของเส้นโค้งตาม Flying height ดังกล่าวของทั้ง 3 ความยาวคลื่น จากนั้นทำการเปลี่ยนแปลงความหนาของชั้นฟิล์มต่าง ๆ ตามที่ได้กำหนดไว้ดังตารางที่ 7.2 เพื่อที่หาความหนาของชั้นฟิล์มที่สามารถให้ Sensitivity ในการวัด Flying height ที่มากที่สุด โดยที่สามารถดูรายละเอียดของโปรแกรมเพิ่มเติมได้ที่ภาคผนวก ข.2 และ ข.3





ซึ่งจากผลการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 3 ชั้น โดย การเปลี่ยนแปลงความหนาของซิลิกอนและ DLC ที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.8 พบว่าความหนาของ ฟิล์ม Si และ DLC ที่ให้ค่า Sensitivity ในการวัด Flying height มากที่สุดคือ 0 และ 105 นาโน เมตร Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นจากจานแก้วถึง 24.32 เปอร์เซ็นด์ และพบว่าการเพิ่มความหนาของซิลิกอนจะส่งผลให้ Sensitivity ในการวัด Flying height นั้น ลดลง และผลการ Optimize sensitivity ที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.8 ยังแสดงให้เห็นว่า ดิสก์ที่มีชั้น ของ DLC เพียงอย่างเดียวดังรูปที่ 7.9 ก็สามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้ อีกด้วย จึงทำการ Optimize เพิ่มเติมในส่วนของดิสก์ที่มีเฉพาะชั้นของ DLC โดยใช้วิธีการ คำนวณตามที่ได้อธิบายไปแล้วส่วนค่าดรรชนีหักเหแสดงไว้ในตารางที่ 7.1 โดยจะทำการ เปลี่ยนแปลงความหนาของ DLC จาก 0 ถึง 600 นาโนเมตรซึ่งผลของการคำนวณที่เทียบเป็น เปอร์เซ็นต์จากจานแก้วแสดงไว้ดังรูปที่ 7.10 โดยแสดงผลเฉพาะค่า Sensitivity ที่เพิ่มขึ้น เท่านั้น





รูปที่ 7.10 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มีชั้นของ DLC เพียงอย่างเดียว โดย ที่ค่า Sensitivity ที่มากที่สุดคือ 24.32% ที่ความหนา DLC 105 นาโนเมตร

จากผลการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 3 ชั้นดังที่แสดง ไว้ดังรูปที่ 7.8 และผลการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี DLC เพียงอย่างเดียวดังที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.10 จะถูกนำมาพิจารณาถึงความเป็นไปได้ในการจะ สามารถสร้างดิสก์ที่มีความหนาของฟิล์มตามที่ต้องการซึ่งจะอธิบายไว้ในหัวข้อต่อไป

7.2.3 การพิจารณาความหนาของฟิล์มที่จะทำการสร้างของดิสก์ที่มี DLC เพียงอย่าง เดียวและดิสก์ที่มี 3 ชั้น

ในการพิจารณาความหนาที่จะใช้ในการสร้างดิสก์นั้นจะแบ่งเป็น 2 ส่วนคือ 1.ดิสก์ที่มี เฉพาะชั้นของ DLC และ 2.ดิสก์ที่มี 3 ชั้นที่มีลักษณะของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ดังรูปที่ 7.4 โดยอ้างอิงความหนาจากผลการ Optimize ในหัวข้อที่ 7.2.2 ในการสร้างดิสก์นั้นอาจไม่สามารถ ใช้ช่วงความหนาของฟิล์มที่ให้ค่า Sensitivity ที่ดีที่สุดเพราะต้องพิจารณาความเป็นไปได้ใน กระบวนการสร้างด้วยเนื่องจากการควบคุมความหนาของชั้นฟิล์มให้ได้พอดีกับความหนาที่ ต้องการนั้นควบคุมได้ยาก ดังนั้นในการเลือกความหนาที่จะทำการสร้างจากผลการ Optimize นั้นจะเลือกในช่วงที่เมื่อเกิดความคลาดเคลื่อนของความหนาในการปลูกฟิล์มจากที่กำหนดไว้ แล้วจะไม่ทำให้ Sensitivity ในการวัด Flying height นั้นลดลงอย่างมีนัยสำคัญ

<u>การพิจารณาความหนาของฟิล์มที่เหมาะสมของดิสก์ที่มีเฉพาะชั้น DLC</u>

ในการสร้างดิสก์ที่มีเฉพาะ DLC นั้นจะใช้เครื่องมือ, กระบวนการและพารามิเตอร์ต่างๆ ในการสร้างดิสก์ตามหัวข้อที่ 3.1 (แต่ไม่มีการปลูกฟิล์มซิลิกอน) ส่วนความหนาของ DLC นั้นจะ พิจารณาจากผลของการ Optimize ดังที่แสดงไว้ในรูปที่ 7.10 ซึ่งจากรูปจะเห็นว่าความหนาของ DLC ที่ให้ Sensitivity ที่มากที่สุดคือ 105 นาโนเมตรโดยที่ Sensitivity เพิ่มขึ้นจากจานแก้ว 24.32% แต่เนื่องจากในกระบวนการสร้างนั้นต้องเข้าไปใช้เครื่องมือของทางบริษัทเวสเทิร์น ดิจิตอล (ประเทศไทย) ซึ่งมีข้อจำกัดในการสร้างคือไม่สามารถที่จะปลูกฟิล์มให้หนาเกิน 100 นา โนเมตรได้เพราะจะทำให้เครื่องมือนั้นเกิด Contamination ขึ้นและจะส่งผลกระทบต่อ กระบวนการผลิตของทางบริษัท ดังนั้นในการสร้างคือไม่สามารถที่จะปลูกฟิล์มให้หนาเกิน 100 นา โนเมตรได้เพราะจะทำให้เครื่องมือนั้นเกิด Contamination ขึ้นและจะส่งผลกระทบต่อ กระบวนการผลิตของทางบริษัท ดังนั้นในการสร้างดิสก์ที่มีเฉพาะ DLC จึงถูกจำกัดความหนาให้ ไม่เกิน 100 นาโนเมตร จากรูปที่ 7.10 เมื่อพิจารณา Sensitivity ในช่วงความหนา DLC ไม่เกิน 100 นาโนเมตรจะพบว่าช่วงความหนา DLC 70 ถึง 100 นาโนเมตรสามารถเพิ่ม Sensitivity ได้ ดั้งแต่ 15 เปอร์เซ็นต์ขึ้นไป จึงเลือกที่จะสร้างดิสก์ที่มี DLC หนา 88 นาโนเมตรเพราะเป็นจุด ยอดของกราฟซึ่งสามารถเพิ่ม Sensitivity ได้ 20.97% ซึ่งจะมีลักษณะเส้นโค้งความเข้มแสงที่ เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height โดยเลือกแสดงผลในช่วง Flying height 0 ถึง 100 นาโนเมตรดัง รูปที่ 7.11 จากรูปจะเห็นได้ว่าไม่มีจุดเปลี่ยนโค้งในช่วง Flying height ที่สนใจซึ่งจะทำให้ดิสก์นี้ สามารถวัด Flying height ได้อย่างเหมาะสม



รูปที่ 7.11 ลักษณะเส้นโค้งความเข้มแสงที่เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ของดิสก์ที่มี DLC 88 นาโนเมตร

การพิจารณาความหนาของฟิล์มที่เหมาะสมของดิสก์ที่มี 3 ชั้น

จากข้อจำกัดในการสร้างดิสก์ที่ไม่สามารถปลูกฟิล์มที่มีความหนาเกิน 100 นาโนเมตร ได้จึงทำการ Optimize sensitivity ของดิสก์ที่มี 3 ชั้นอีกครั้ง โดยกำหนดขอบเขตความหนาของ DLC ที่ 100 นาโนเมตรซึ่งผลการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height ที่แสดงไว้ดัง รูปที่ 7.12 จะเห็นได้ว่าการเพิ่มชั้นความหนาของฟิล์มซิลิกอนจะทำให้ Sensitivity ในการวัด Flying height นั้นลดลงดังนั้นจึงเลือกสร้างดิสก์ที่มีชั้นความหนาของซิลิกอนน้อย ๆนั่นคือเลือกที่ ความหนาของซิลิกอน 1 นาโนเมตรซึ่งยังเป็นการเพิ่มการยึดติดกัน (Adhesion) ระหว่างฟิล์ม DLC และจานแก้ว ส่วนความหนา DLC เลือกใช้ที่ DLC 77 นาโนเมตรซึ่งเป็นความหนาของ DLC ที่ให้ค่า Sensitivity ในการวัดดีที่สุดในกรณีที่มีซิลิกอน 1 นาโนเมตรซึ่งเป็นความหนาของ DLC ที่ให้ค่า Sensitivity ในการวัดดีที่สุดในกรณีที่มีซิลิกอน 1 นาโนเมตรโดยที่ Sensitivity ใน การวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นได้ 19.42 เปอร์เซ็นต์เมื่อเทียบกับจานแก้ว ซึ่งจากผลการ Optimize sensitivity ดังที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.12 จะเห็นว่าการเลือกสร้างดิสก์ที่ตำแหน่งซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตรนั้นมีช่วงความหนาที่ยอมให้เกิดความคลาดเคลื่อนอยู่ พอสมควร กล่าวคือ Sensitivity ในการวัด Flying height นั้นจะไม่ลดลงอย่างมีนัยสำคัญกรณีที่ เกิดความคลาดเคลื่อนของความหนาในการสร้างดิสก์ โดยที่ลักษณะเส้นโค้งของความเข้มแสง ของดิสก์นี้แสดงไว้ดังรูปที่ 7.13



รูปที่ 7.12 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์มี 3 ชั้นโดยการเปลี่ยนแปลงความหนา ของซิลิกอนและ DLC ซึ่งแสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้ว โดยกำหนดขอบเขต ของ DLC ที่ 100 นาโนเมตร



รูปที่ 7.13 ลักษณะเส้นโค้งความเข้มแสงที่เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ของดิสก์ที่มีซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร

<u>สรุปผลการพิจารณาความหนา</u>

จากการพิจารณาความหนาของฟิล์มที่จะทำการสร้างของทั้ง 2 ดิสก์สามารถสรุปได้ดังนี้

- ไม่สามารถสร้างฟิล์มที่มีความหนาเกิน 100 นาโนเมตรได้ เนื่องจากข้อจำกัดของ ทางบริษัทเวสเทิร์น ดิจิตอล (ประเทศไทย)
- สำหรับดิสก์ที่มี DLC เพียงอย่างเดียว เลือกสร้างดิสก์ที่ความหนา DLC 88 นาโน เมตร โดยที่ Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นได้ 20.97 เปอร์เซ็นต์
- สำหรับดิสก์ที่มี 3 ชั้น เลือกสร้างดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC
 77 นาโนเมตร โดยที่ Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นได้
 19.42 เปอร์เซ็นต์

7.2.4 การสร้างดิสก์ที่มี DLC 88 หาโนเมตร

<u>ขั้นตอนในการสร้าง</u>

ใช้กระบวนการสร้างดิสก์ตามหัวข้อที่ 3.1 และพารามิเตอร์ต่าง ๆตามตารางที่ 3.1 แต่ไม่ มีการปลูกฟิล์มซิลิกอน

<u>ปัญหาที่เกิดขึ้น</u>

เมื่อทำการสร้างดิสก์ที่มีความหนา DLC 88 นาโนเมตรเสร็จแล้วพบว่าชั้นฟิล์มของ DLC ค่อย ๆหลุดลอกออกจากผิวของจานแก้วดังรูปที่ 7.14 ซึ่งทำการเช็ดบริเวณ DLC ที่ลอก ออกไปแล้ว ส่วนที่มีฟิล์ม DLC ติดอยู่จะมีสีเข้มกว่าส่วนบริเวณที่เกิดการลอกของฟิล์มนั้นเมื่อ ทำการทำเช็ด DLC ที่ลอกออกจะมีความใสเหมือนจานแก้วปกติ โดยที่เมื่อทิ้งไว้เป็นระยะเวลา หนึ่งฟิล์ม DLC ทั้งหมดจะหลุดลอกออกจากจานแก้ว ทำให้ไม่สามารถนำดิสก์นี้ไปทดสอบวัด Sensitivity โดยใช้เครื่องวัด Flying height ได้ ซึ่งคาดว่าปัญหาที่เกิดขึ้นน่าจะเกิดจากการยึด เกาะกันระหว่างชั้นฟิล์มของ DLC และผิวของจานแก้วนั้นไม่ดีนักและเนื่องจากความหนาของ DLC ที่ใช้นั้นค่อนข้างหนาทำให้ผลของ Stress ที่เหลืออยู่หลังจากการปลูกฟิล์มนั้นมีมากทำให้ ฟิล์ม DLC นั้นลอกออกจากผิวของจานแก้ว



รูปที่ 7.14 ดิสก์ที่มีความหนา DLC 88 นาโนเมตรซึ่งเกิดการหลุดลอกของฟิล์ม DLC ซึ่งบริเวณ ที่เกิดการหลุดลอกของ DLC <mark>เ</mark>มื่อเช็ดฟิล์ม DLC ออกจะลักษณะใสเหมือนจานแก้ว

<u>สรุปผลจากการสร้างดิสก์</u>

ไม่สามารถสร้างดิสก์ที่มี DLC เพียงอย่างเดียวที่มีความหนา 88 นาโนเมตรได้ เนื่องจากเกิดปัญหาด้านการยึดติดกันระหว่างฟิล์ม DLC และจานแก้วทำให้ฟิล์ม DLC หลุดลอก ออกจากจานแก้วและ ไม่สามารถนำไปทดสอบวัด Sensitivity โดยใช้เครื่องวัด Flying height ได้ ดังนั้นในการสร้างดิสก์นั้นจำเป็นต้องมีชั้นของซิลิกอนเป็นตัวช่วยในการยึดติดกัน (Adhesion layer) ระหว่างฟิล์ม DLC และจานแก้ว

7.2.5 การสร้างดิสก์ที่มี 3 ชั้นโดยมีความหนาของซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นา โนเมตร

ใช้กระบวนการสร้างดิสก์ตามหัวข้อที่ 3.1 และพารามิเตอร์ต่าง ๆตามตารางที่ 3.1 ดิสก์ ที่สร้างเสร็จแล้วมีลักษณะดังรูปที่ 7.15 ซึ่งมี 3 ชั้นซึ่งประกอบด้วยชั้นของจานแก้ว, ซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC หนา 77 นาโนเมตร โดยที่สีของดิสก์จะเข้มกว่าจานแก้วเล็กน้อยและไม่ พบการหลุดลอกของฟิล์ม DLC จากนั้นจะนำดิสก์นี้ไปทดสอบวัด Sensitivity ในการวัด Flying height โดยใช้เครื่อง Flying height tester ซึ่งจะอธิบายไว้ในหัวข้อที่ 7.4



รูปที่ 7.15 ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอนหนา 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร

7.3 การปรับปรุงความไวในการวัด Flying height โดยใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้น

ลักษณะของดิสก์ที่จะนำมา Optimize sensitivity แสดงไว้ดังรูปที่ 7.16 ดิสก์จะมี 5 ชั้น ซึ่งประกอบด้วยชั้นของจานแก้ว, ซิลิกอนชั้นแรก (Si₁), DLC ชั้นแรก (DLC₁), ซิลิกอนและ DLC ชั้นที่สอง (Si₂ และ DLC₂) ซึ่งดิสก์ที่มีลักษณะนี้จะทำให้โอกาสในการเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height โดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของชั้นฟิล์มซิลิกอนและ DLC นั้นสูงขึ้นกว่าดิสก์ที่ มี 3 ชั้น ไดอะแกรมการนำดิสก์ที่มี 5 ชั้นไปใช้งานในเครื่องวัด Flying height แสดงไว้ดังรูปที่ 7.17 โดยที่แสงจากแหล่งกำเนิดจะสะท้อนจากด้านล่างของจานแก้วและผิวหน้าของหัวอ่าน/ เขียน (Slider) กลับไปที่ Detector แต่ในกรณีที่ใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้น การสะท้อนของแสงจะซับซ้อน กว่ามาก โดยที่สามารถเขียนแบบจำลองการวัด Flying height ที่ใช้ดิสก์ที่เคลือบด้วยซิลิกอน และ DLC เพื่อใช้ในการคำนวณความเข้มแสงเพื่อ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height ได้ดังรูปที่ 7.18



รูปที่ 7.16 ลักษณะของดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่จะใช้ในการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height โดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของชั้นฟิล์ม Si₁, DLC₁, Si₂ และ DLC₂



รูปที่ 7.17 ใดอะแกรมการวัด Flying height ของเครื่อง flying height tester โดยใช้จานแก้ว แบบปกติซึ่งในการคำนวณจะใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้นแทนจานแก้วซึ่งการสะท้อนของแสงจะซับซ้อน กว่ามาก

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 7.18 แบบจำลองของดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่ใช้ในการคำนวณเพื่อปรับปรุง Sensitivity ในการวัด Flying height โดยที่ d₁, d₂, d₃, d₄ และ d₅ คือความหนาของ Si₁, DLC₁, Si₂, DLC₂ และ Flying heightตามลำดับโดยวัสดุที่ใช้ทำ Slider คือ AlTiC

7.3.1 การคำนวณทางทฤษฎีของความเข้มแสงของแสงที่สะท้อนในการวัด Flying height ในกรณีใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้น

จากรูปที่ 7.17 แสงที่มาจากแหล่งกำเนิดจะตกกระทบดิสก์เป็นลักษณะ Normal incident และเดินทางผ่านและสะท้อนจากชั้นตัวกลางต่าง ๆตามแบบจำลองในรูปที่ 7.18 ซึ่ง สามารถใช้ Thin film theory [6] คำนวณความเข้มแสงทั้งหมดที่สะท้อนออกมาจากชั้นต่าง ๆ ของแบบจำลองในรูปที่ 7.18 ได้จากสมการที่ (7.1) โดยสามารถดูการพิสูจน์เพิ่มเติมได้ที่ ภาคผนวก ก.

ซึ่งสามารถเขียนให้อยู่ในลักษณะ

$$I_s = I_0 |R|^2 e^{i\varphi} = I_0 R^2$$
 ---- (7.2)

โดยที่ตัวแปรต่าง ๆสามารถคำนวณได้จากสมการดังต่อไปนี้

$$r_{123456} = \left[\frac{r_{12} + r_{23456}e^{2i\beta_2}}{1 + r_{12}r_{23456}e^{2i\beta_2}}\right]$$
---- (7.3)

$$r_{23456} = \left[\frac{r_{23} + r_{3456}e^{2i\beta_3}}{1 + r_{23}r_{3456}e^{2i\beta_3}}\right]$$
---- (7.4)

$$r_{3456} = \left[\frac{r_{34} + r_{345}e^{2i\beta_4}}{1 + r_{34}r_{345}e^{2i\beta_4}}\right]$$
---- (7.5)

$$r_{456} = \left[\frac{r_{45} + r_{56}e^{2i\beta_5}}{1 + r_{45}r_{56}e^{2i\beta_5}}\right]$$
---- (7.6)

$$r_{ij} = \frac{(n_i + ik_i) - (n_j + ik_j)}{(n_i + ik_i) + (n_j + ik_j)} - \dots (7.8)$$

$$\frac{I_s}{I_0} = \left| R^2 \right| \tag{7.9}$$

ซึ่งความหมายของตัวแปรต่างๆได้อธิบายไว้ในหัวข้อ 6.1.2 แล้ว จากนั้นทำการ Normalize สมการที่ (7.9) ให้ความเข้มแสงอยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ก็จะสามารถสร้างเส้นโค้งความสัมพันธ์ ระหว่างความเข้มแสงกับ Flying height ของแต่ละความหนาของชั้นฟิล์มได้ โดยใช้ดรรชนีหักเห และพารามิเตอร์ต่างๆที่ใช้ในการคำนวณแสดงไว้ดังตารางที่ 7.1 และตารางที่ 7.3 ตัวอย่างของ ผลการคำนวณของดิสก์ที่มีความหนาของชั้นฟิล์ม Si₁, DLC₁, Si₂ และ DLC₂ 1 นาโนเมตรแสดง ไว้ดังรูปที่ 7.19

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 7.19 ตัวอย่างของ<mark>ความสัมพันธ์ระหว่างความเข้มแสงและ</mark> Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่มีความหนาของ Si₁, DLC₁, Si₂ และ DLC₂ 1 นาโนเมตร

Parameters	Boundary	Interval					
ความหนา Si₁ (d₁)	0 ถึง 5 นาโนเมตร	1 นาโนเมตร					
ความหนา DLC ₁ (d ₂)	0 ถึง 400 นาโนเมตร	10 นาโนเมตร					
ความหนา Si ₂ (d ₃)	0 ถึง 5 นาโนเมตร	1 นาโนเมตร					
ความหนา DLC ₂ (d ₄)	0 ถึง 400 นาโนเมตร	10 นาโนเมตร					
Flying height (d ₅)	0 ถึง 500 นาโนเมตร	1 นาโนเมตร					
Wavelength (Blue, Green, Red)	450, 550 และ 650 นาโนเมตร	🗖 1 นาโนเมตร					

ตารางที่ 7.3 พารามิเตอร์ที่ใช้ในการ Optimize sensitivity ของดิสก์ที่มี 5 ชั้น

7.3.2 การ Optimize sensitivity จากการคำนวณทางทฤษฎีของดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยการ เปลี่ยนแปลงความหนาของฟิล์ม Si₁, DLC₁, Si₂ และ DLC₂

จากแบบจำลองที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.18 และวิธีการคำนวณที่กล่าวในหัวข้อที่ 7.3.1 มา ประยุกต์ใช้ในการเขียนโปรแกรมโดยใช้ Matlab เพื่อ Optimize sensitivity โดยการ เปลี่ยนแปลงความหนาของฟิล์ม Si₁, DLC₁, Si₂ และ DLC₂ โดยใช้ดรรชนีหักเหตามตารางที่ 7.1 และพารามิเตอร์ที่จะใช้การคำนวณดังตารางที่ 7.3 (ถึงแม้ว่าจะมีข้อจำกัดในการใช้ความหนา ของฟิล์มที่ 100 นาโนเมตรแต่ในส่วนของการคำนวณ Sensitivity นั้นจะแสดงถึงความเป็นไปได้ ในการเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height โดยการใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่มีพารามิเตอร์ในการ คำนวณดังตารางที่ 7.3) โดยที่รายละเอียดต่างๆ เช่น นิยามของ Sensitivity ได้อธิบายไว้ใน หัวข้อที่ 7.2.2 แล้ว

เนื่องจากในการคำนวณของดิสก์ที่มี 5 ชั้นจะมีข้อจำกัดด้านหน่วยความจำของ คอมพิวเตอร์ดังนั้นในการคำนวณด้วยโปรแกรมนั้นจะคำนวณโดยใช้ Interval ที่หยาบก่อน (ดังที่แสดงไว้ในตารางที่ 7.3) จากนั้นจึงจะมาทำการคำนวณโดยใช้ interval ที่ละเอียดขึ้นในช่วง ความหนาฟิล์มที่สนใจและเนื่องจากผลการคำนวณค่า Sensitivity จะเปลี่ยนแปลงตามความ หนาของฟิล์มทั้ง 4 ชั้น (Si₁, DLC₁, Si₂ และ DLC₂) ดังนั้นในการแสดงผลจะกำหนดให้ความ หนาของชั้นฟิล์ม 2 ชั้นคงที่และจะแสดงค่า Sensitivity ที่เปลี่ยนแปลงตามความหนาของ 2 ชั้น ฟิล์มที่เหลือ เช่นการแสดงผลของ Sensitivity ในการวัด Flying height โดยกำหนดของความ หนาของ Si₁ และ Si₂ คงที่ที่ความหนาหนึ่งแล้วแสดง Sensitivity ที่เปลี่ยนแปลงตามความหนา ของ DLC₁ และ DLC₂

โดยที่ผลของการคำนวณที่ให้ Sensitivity ในการวัด Flying height มากที่สุดแสดงไว้ดัง รูปที่ 7.20 และรูปที่ 7.21 ซึ่งจะแสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ Sensitivity ในการวัด Flying height เฉพาะที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วโดยรูปที่ 7.20 แสดงผลโดยการกำหนดให้ความหนาของ Si₁ และ Si₂ คงที่ที่ 2 นาโนเมตรและ 5 นาโนเมตรส่วนรูปที่ 7.21 แสดงผลโดยการกำหนดให้ความหนา ของ DLC₁ และ DLC₂ คงที่ที่ 240 นาโนเมตรและ 320นาโนเมตร โดยที่ Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นได้ 29.57 เปอร์เซนต์ โดยที่สามารถดูรายละเอียดของโปรแกรม ได้ที่ภาคผนวก ข.2 และ ข.3



รูปที่ 7.20 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยใช้ Interval หยาบ แสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วโดยกำหนดความหนาของ Si₁ และ Si₂ เท่ากับ 2 และ 5 นาโนเมตร



รูปที่ 7.21 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยใช้ Interval หยาบ แสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วโดยกำหนดความหนาของ DLC₁ และ DLC₂ เท่ากับ 240 และ 320 นาโนเมตร

ซึ่งจากผลการ Optimize โดยการใช้ Interval ที่หยาบที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.20 พบว่าความหนา ของฟิล์ม DLC₁ และ DLC₂ ที่ให้ค่า Sensitivity ในการวัด Flying height มากที่สุดคือ 240 และ 320 นาโนเมตร ดังนั้นจึงคำนวณเพิ่มเติมในช่วงความหนาของ DLC₁ ตั้งแต่ 150 ถึง 250 นาโน เมตรและ DLC₂ ตั้งแต่ 280 ถึง 380 นาโนเมตรโดยใช้ Interval ที่ละเอียดขึ้น (Interval ของ ชิลิกอนคือ 0.5 นาโนเมตรและ Interval ของ DLC คือ 5 นาโนเมตร) ซึ่งผลของการคำนวณ แสดงไว้ดังรูปที่ 7.22 และรูปที่ 7.23 ซึ่งจากผลการคำนวณที่แสดงไว้ดังรูปที่ 7.22 และรูปที่ 7.23 พบว่าดิสก์ที่เคลือบด้วยฟิล์ม Si และ DLC ตามลักษณะดังรูปที่ 7.16 สามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ขึ้นได้จากจานแก้วมากถึง 30.69 เปอร์เซ็นต์โดยใช้ชั้นฟิล์ม Si₁ หนา 0.5, DLC₁ หนา 250, Si₂ หนา 5 และ DLC₂ หนา 320 นาโนเมตร



รูปที่ 7.22 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นในช่วงความหนาที่สนใจคือ DLC₁ 275 ถึง 375 และ DLC₂ 150 ถึง 250 นาโนเมตรโดยใช้ Interval ละเอียดแสดงผลเป็น เปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วโดยกำหนดความหนาของ Si₁ และ Si₂ เท่ากับ 0.5 และ 5 นา โนเมตร



รูปที่ 7.23 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นในช่วงความหนาที่สนใจคือ Si₁ และ Si₂ 0 ถึง 5 นาโนเมตรโดยใช้ Interval ละเอียดแสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ทีเพิ่มขึ้นจาก จานแก้วโดยกำหนดความหนาของ DLC₁ และ DLC₂ เท่ากับ 250 และ 320 นาโนเมตร

ซึ่งในส่วนนี้ต้องการแสดงให้เห็นว่าในเชิงการคำนวณนั้นดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยใช้ พารามิเตอร์ดังตารางที่ 7.3 สามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้มากถึง 30.69 เปอร์เซ็นต์ แต่การสร้างดิสก์จริงนั้นไม่สามารถปลูกฟิล์มที่หนาเกิน 100 นาโนเมตรได้ โดยที่ผล จากการ Optimize sensitivity ที่พิจารณาถึงข้อจำกัดในการสร้างจะแสดงไว้ในหัวข้อที่ 7.3.3

7.3.3 การพิจารณาความหนาของฟิล์มที่จะทำการสร้างของดิสก์ที่มี 5 ชั้น

จากข้อจำกัดในการสร้างดิสก์ที่พบในหัวข้อที่ 7.2.3 และ 7.2.4 คือไม่สามารถสร้างฟิล์ม ที่หนาเกิน 100 นาโนเมตรได้ และในการสร้างฟิล์ม DLC จำเป็นต้องมีชั้นของซิลิกอนเพื่อช่วย ในการยึดติด ดังนั้นในการเลือกความหนาของชั้นฟิล์มที่จะนำมาสร้างจึงต้องพิจารณาถึง ข้อจำกัดนี้ด้วย ซึ่งผลการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดย กำหนดขอบเขตความหนาของ DLC₁ และ DLC₂ เป็น 100 นาโนเมตรที่ให้ Sensitivity ในการ วัด Flying height มากที่สุดโดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของ Si₁, DLC₁, Si₂ DLC₂ แสดงไว้ ดังรูปที่ 7.24 และรูปที่ 7.25 โดยใช้ความหนาของชั้นฟิล์มต่าง ๆคือ Si₁ หนา 0.5, DLC₁ หนา 70, Si₂ หนา 1.5 และ DLC₂ หนา 25 นาโนเมตรซึ่ง Sensitivity ในการวัด Flying height เพิ่มขึ้นมากถึง 26.98 เปอร์เซ็นต์



รูปที่ 7.24 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยกำหนดขอบเขตความ หนาของ DLC₁ และ DLC₂ ที่ 100 นาโนเมตร แสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้ว โดยกำหนดความหนา Si₁ และ Si₂ เท่ากับ 0.5 และ 1.5 นาโนเมตร



รูปที่ 7.25 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยกำหนดขอบเขตความ หนาของ DLC ที่ 100 นาโนเมตร แสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วโดยกำหนด ความหนา DLC₁ และ DLC₂ เท่ากับ 70 และ 25 นาโนเมตร

ซึ่งจากรูปที่ 7.24 และรูปที่ 7.25 จะเห็นว่าการที่จะสร้างดิสก์ที่มีความหนาของชั้นฟิล์มตาม ดำแหน่งที่ให้ Sensitivity ในการวัด Flying height มากที่สุดนั้นค่อนข้างยากเนื่องจากมีช่วง ความหนาที่ยอมให้ผิดพลาดได้น้อยเช่นจากรูปที่ 7.25 ในกรณีที่ชั้นความหนาของฟิล์ม Si, นั้น หากฟิล์มที่ปลูกมีความหนามากกว่า 0.5 นาโนเมตรเพียงเล็กน้อยแล้วจะทำให้ Sensitivity ใน การวัด Flying height นั้นลดลงอย่างมีนัยสำคัญดังนั้นจึงเลือกที่จะสร้างดิสก์ในช่วงความหนาที่ สามารถยอมให้มีความคลาดเคลื่อนโดยที่ไม่ทำให้ Sensitivity ในการวัด Flying height นั้น ลดลงอย่างมีนัยสำคัญโดยมี Sensitivity ในการวัด Flying height นั้น ลดลงอย่างมีนัยสำคัญโดยมี Sensitivity ในการวัด Flying height นั้น มตกต่างจาก Sensitivity ที่มากที่สุดนักและเพื่อหลีกเลี่ยงปัญหาเรื่องการหลุดลอกของฟิล์ม DLC ออกจากจานแก้วจึงเลือกดำแหน่งที่มีความหนาของ Si, 1 นาโนเมตรเป็นต้นไป เมื่อ พิจารณาข้อกำหนดดังกล่าวจึงเลือกความหนาของฟิล์มที่จะทำการสร้างดังนี้ Si, หนา 1, DLC₁ หนา 55, Si₂ หนา 3 และ DLC₂ หนา 25 นาโนเมตร ซึ่ง Sensitivity ในการวัด Flying height บริเวณช่วงความหนาดังกล่าวแสดงไว้ดังรูปที่ 7.26 โดยที่ Sensitivity ในการวัด Flying height นั้นเพิ่มขึ้นจากจานแก้ว 23 เปอร์เซ็นต์



รูปที่ 7.26 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มีที่มี 5 ชั้นที่ตำแหน่งความหนาที่ สนใจคือ DLC₁ 55 และ DLC₂ 25 นาโนเมตรโดยกำหนดขอบเขตความหนาของ DLC ที่ 100 นาโนเมตร แสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วโดยกำหนดให้ความหนา Si₁ และ Si₂ เท่ากับ 1 และ 3 นาโนเมตร

ส่วนรูปที่ 7.27 และรูปที่ 7.28 เป็นการแสดงผล Sensitivity ในช่วงที่สนใจซึ่งจะเห็นได้ที่ ดำแหน่งความหนาฟิล์มที่เลือกนั้น (Si₁ หนา 1, DLC₁ หนา 55, Si₂ หนา 3 และ DLC₂ หนา 25 นาโนเมตร) จะมีช่วงที่ยอมให้เกิดความผิดพลาดในการปลูกฟิล์มอยู่พอสมควรโดยที่ Sensitivity ในการวัด Flying height นั้นไม่ลดลงมากนักซึ่งสามารถสร้างได้ง่ายกว่าตำแหน่งของความหนา ฟิล์มที่ให้ค่า Sensitivity ในการวัด Flying height มากที่สุด โดยที่ลักษณะเส้นโค้งความเข้มแสง ที่เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ของดิสก์ที่มี Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร แสดงไว้ดังรูปที่ 7.29



รูปที่ 7.27 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มีที่มี 5 ชั้นที่ช่วงความหนาที่สนใจคือ DLC₁ 45 ถึง 65 และ DLC₂ 15 ถึง 35 นาโนเมตร แสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจาน แก้วโดยกำหนดให้ความหนา Si₁ และ Si₂ เท่ากับ 1 และ 3 นาโนเมตร





รูปที่ 7.28 Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่ช่วงความหนาที่สนใจคือ Si₁ 0 ถึง 2 และ Si₂ 2 ถึง 4 นาโนเมตร แสดงผลเป็นเปอร์เซ็นต์ที่เพิ่มขึ้นจากจานแก้วโดย กำหนดให้ความหนา DLC₁ และ DLC₂ เท่ากับ 55 และ 25 นาโนเมตร



รูปที่ 7.29 ลักษณะเส้นโค้งความเข้มแสงที่เป็นฟังก์ชั้นของ Flying height ของดิสก์ที่มี Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร

<u>สรุปผลจากการสร้างดิสก์</u>

สำหรับดิสก์ที่มี 5 ชั้นจะเลือกสร้างดิสก์ที่มีความหนา Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร โดยที่ Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นได้ถึง 23 เปอร์เซ็นต์

7.3.4 การสร้างดิสก์ที่มี 5 ชั้น ขั้นตอนในการสร้าง

ใช้กระบวนการสร้างดิสก์ตามหัวข้อที่ 3.1 และพารามิเตอร์ต่าง ๆตามตารางที่ 3.1 แต่ เพิ่มขั้นตอนในการปลูกฟิล์มซิลิกอนและ DLC เพื่อสร้างดิสก์ที่มี 5 ชั้นซึ่งมีลักษณะดังรูปที่ 7.16 โดยดิสก์ที่สร้างเสร็จแล้วจะมีลักษณะดังรูปที่ 7.30 จากนั้นจะนำดิสก์นี้ไปทดสอบวัด Sensitivity ในการวัด Flying height โดยใช้เครื่อง Flying height tester ซึ่งจะอธิบายไว้ในหัวข้อที่ 7.4



รูปที่ 7.30 ดิสก์ที่มี 5 ชั้นที่เคลือบด้วยชั้นฟิล์มซิลิกอนและ DLC สลับกันซึ่งมีความหนาดังนี้ Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร

7.4 การวัด Sensitivity โดยใช้เครื่องวัด Flying height

นำดิสก์ที่สร้างขึ้นดังหัวข้อที่ 7.2.5 (ซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร) และ หัวข้อที่ 7.3.4 (Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร) ไปทดสอบวัด Sensitivity โดยใช้เครื่องวัด Flying height เปรียบเทียบกับจานแก้วและผลจากการคำนวณ ซึ่งในการ ทดสอบว่าดิสก์นี้มี Sensitivity เป็นอย่างไรสามารถทำได้โดยการวัดความเข้มแสงของแต่ละ ตำแหน่งบน ABS จากนั้นนำมาสร้างเป็นเส้นโค้งและวัดความชันของเส้นโค้งตามจุดที่กำหนดไว้ โดยที่การทดสอบนี้มี เครื่องมือวัด, อุปกรณ์ และขั้นตอนการทดสอบดังต่อไปนี้

<u>เครื่องมือวัด</u>

1. เครื่องวัด Flying height (DFHT5, KLA-Tencor)

<u>อุปกรณ์</u>

- 1. ดิสก์ที่เคลือบผิวด้วยซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร
- ดิสก์ที่เคลือบผิวด้วย Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร
- 3. จานแก้วปกติ
- 4. หัวอ่าน/เขียนที่บินด้วยความสูง 12 นาโนเมตร

<u>ขั้นตอนการทดสอบ</u>

 เริ่มจากการทดสอบวัด Flying height บนจานแก้วและเก็บข้อมูล Flying height และความเข้มแสงของแต่ละตำแหน่งที่กำหนดบน ABS ของหัวอ่าน/เขียนดังที่ระบุ ไว้ดังรูปที่ 7.31 โดยที่ความเข้มแสงที่มากที่สุดและน้อยที่สุด (Max & Min intensity) ของแต่ละตำแหน่งจะได้จากการ Calibration ที่ตำแหน่งนั้นๆ ส่วนความ เข้มแสงที่อ่านได้จากตำแหน่งต่าง ๆของหัวอ่าน/เขียนขณะทำการบินจะได้จากการ เก็บข้อมูลความเข้มแสงที่ตำแหน่งนั้น ๆ (Measure intensity) โดยที่รายละเอียด ของขั้นตอนต่าง ๆได้อธิบายไว้แล้วในหัวข้อที่ 6.1.3



รูปที่ 7.31 ตำแหน่งบน ABS ที่ใช้ทำการวัด Flying height และความเข้มแสงเพื่อทดสอบ Sensitivity (จากบนไปล่าง TAE_1, TAE_2, TAE_3 แล<mark>ะ</mark> TAE_4)

- เปลี่ยนดิสก์เป็นดิสก์ที่สร้างขึ้นจากนั้นทำการทดสอบเหมือนในขั้นตอนที่ 1
- จากนั้นเปลี่ยนดิสก์เป็นจานแก้วแล้วทำการวัด Flying height เพื่อทำให้แน่ใจว่า หัวอ่าน/เขียนหลังจากการทดสอบนั้นมีค่า Flying height ที่เท่าเดิม
- 4. จากนั้นทำการทดสอบซ้ำ 5 ครั้งเพื่อเก็บข้อมูลและหาค่าเฉลี่ยของข้อมูลความเข้ม แสงและ Flying height ที่วัดได้จากจานแก้ว

การ Fitting ข้อมูลของความเข้มแสงที่ Normalize เพื่อสร้างเส้นโค้งความเข้มแสง (Intensity curve) จากนั้นทำการวัด Sensitivity ตามนิยามที่กำหนดไว้ (ผลรวมของ ความชั้นของเส้นโค้งความเข้มแสงที่ Flying height 0, 10, 20, 30, 40 และ 50 นา โนเมตรของทั้ง 3 ความยาวคลื่น) เปรียบเทียบกับจานแก้วและผลการคำนวณทาง ทฤษฏีที่ได้จากหัวข้อ 7.2.1 และ 7.3.1 โดยที่การทดสอบนี้มีสมมติฐานคือหัวอ่าน/ เขียนบินด้วย Flying height ที่เท่ากันทั้งบนจานแก้วและดิสก์ที่เคลือบผิวด้วย ซิลิกอนและ DLC ในกรณีที่ข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและการคำนวณทาง ทฤษฏีนั้นมีความแตกต่างกันซึ่งอาจเป็นไปได้ว่าความหนาที่กำหนดและความหนา ที่แท้จริงของฟิล์มที่ได้มีความแตกต่างกันจะใช้โปรแกรมที่ประดิษฐ์ขึ้นเพื่อ Fitting ข้อมูลโดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของชั้นฟิล์มซิลิกอนและ DLC เพื่อหาความ หนาที่แท้จริงของฟิล์มแต่ละชั้น โดยที่สามารถดูรายละเอียดของโปรแกรมได้ที่ ภาคผนวก ข.4

7.4.1 ผลการทดสอบ Sensitivity ด้วยดิสก์ที่มี Si 1 หาโหเมตรและ DLC 77 หาโหเมตร

ค่าเฉลี่ยของข้อมูลความเข้มแสงที่วัดได้จากตำแหน่งบน ABS ที่ระบุไว้ในรูปที่ 7.31 แสดงไว้ในตารางที่ 7.4 และค่าเฉลี่ยข้อมูลความเข้มแสงที่ Normalize แล้วแสดงไว้ดังตารางที่ 7.5 จากนั้นจะนำข้อมูลนี้ไปใช้เพื่อเปรียบเทียบกับเส้นโค้งความเข้มแสงที่เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ที่ได้จากการคำนวณทางทฤษฎี

ตารางที่ 7.4 ค่าเฉลี่ยของความเข้มแสง Max, Min และที่วัดได้ (Measure) จากการใช้ดิสก์ที่มี 3 ชั้นโดยมีความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตรในการทดสอบ (โดยใช้ ค่าเฉลี่ย Flying height ที่วัดจากจานแก้ว)

Point	FH in	FH in	Wavelength 450 nm		in Wavelength 450 nm Wavelength 550 nm		Wavelength 650 nm				
	μπεπ		Min	Max	Measure	Min	Max	Measure	Min	Max	Measure
TAE_1	0.746	18.94	223	962	524.18	298	1378	530.6	364	1962	540.17
TAE_2	1.756	44.60	226	949	763.88	283	1378	850	339	1979	947.60
TAE_3	2.482	63.04	213	963	881.35	281	1379	1058.22	330	1971	1262.08
TAE_4	3.276	83.20	212	979	949.96	271	1388	1221.34	317	1980	1532.15

ตารางที่ 7.5 ค่าเฉลี่ยความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ของดิสก์ที่มี 3 ชั้นโดยมี ความหนาซิลิกอน 1 นาโนเมตร และ DLC 77 นาโนเมตร

Point	Wavelength 450 nm	Wavelength 550 nm	Wavelength 650 nm
TAE_1	0.82	0.43	0.22
TAE_2	1.49	1.04	0.74
TAE_3	1.78	1.42	1.14
TAE_4	1.93	1.7	1.46

รูปที่ 7.32 แสดงถึงการเปรียบข้อมูลความเข้มแสง (Normalize) ที่ได้จากการวัดและการ คำนวณทางทฤษฎีของดิสก์ที่มีชิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร จากรูปจะเห็นว่า มีความแตกต่างกันระหว่างข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและเส้นโค้งความเข้มแสงที่ได้ จากการคำนวณทางทฤษฏีซึ่งอาจเป็นไปได้เนื่องจากความหนาของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่ ปลูกนั้นมีความคลาดเคลื่อนจากความหนาที่ต้องการ (ซึ่งการคลาดเคลื่อนของความหนาอาจ เนื่องมาจากความคลาดเคลื่อนจากความหนาที่ต้องการ (ซึ่งการคลาดเคลื่อนของความหนาอาจ เนื่องมาจากความคลาดเคลื่อนจองการวัดอัตราการปลูกฟิล์ม (Deposition rate) ดังนั้นจึงทำให้ เวลาที่ใช้ในการปลูกฟิล์ม (Deposition time) เพื่อให้ได้ตามความหนาที่ต้องการนั้นน้อยกว่า ความเป็นจริง) ดังนั้นจึงประดิษฐ์โปรแกรมเพื่อทำการหาความหนาของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่ ทำให้ข้อมูลทั้งสองมีความใกล้เคียงกันมากที่สุดโดยการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการ วัดด้วยการคำนวณทางทฤษฎี โดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของซันฟิล์มซิลิกอนและ DLC ซึ่ง ใช้เงื่อนไขในการ Fitting เดียวกันกับหัวข้อที่ 6.2.2 โดยที่ความหนาของซิลิกอนและ DLC ที่ให้ ค่า Fitting ที่ดีที่สุดคือซิลิกอนหนา 0.57 นาโนเมตรและ DLC หนา 71 นาโนเมตรซึ่งผลของการ Fitting แสดงไว้ดังรูปที่ 7.33 จากผลการ Fitting จะเห็นว่าความหนาของฟิล์มที่ปลูกได้นั้น คลาดเคลื่อนไปจากที่กำหนดแต่ก็ไม่ทำให้ Sensitivity ในการวัด Flying height นั้นลดลงอย่างมี นัยสำคัญ



รูปที่ 7.32 เปรียบเทียบข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและการคำนวณทางทฤษฏีโดยใช้ ความหนาของดิสก์คือซิลิกอน 1 นาโนเมตรและ DLC 77 นาโนเมตร


รูปที่ 7.33 ผลการ Fitting ข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดกับการคำนวณทางทฤษฎีโดยการ เปลี่ยนแปลงความหนาของซิลิกอนและ DLC ซึ่งดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 0.57 นาโนเมตรและ DLC 71 นาโนเมตรให้ผลการ Fitting ที่ดีที่สุด

จากรูปที่ 7.34 ที่แสดงถึงการเปรียบเทียบลักษณะของเส้นโค้งความเข้มแสงระหว่างจานแก้ว และดิสก์ที่มีชิลิกอน 0.57 นาโนเมตรและ DLC 71 นาโนเมตรจะเห็นได้ว่าที่ช่วงของ Flying height ที่สนใจนั้น (0, 10, 20, 30, 40 และ 50 นาโนเมตร) ดิสก์ที่มีชิลิกอน 0.57 นาโนเมตรและ DLC 71 นาโนเมตรนั้นมีผลรวมของความชันของเส้นโค้งความเข้มแสงทุกความยาวคลื่น มากกว่าจานแก้วอย่างชัดเจน โดยที่ Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่สร้างขึ้นนั้น (ซิลิกอนหนา 0.57 นาโนเมตรและ DLC หนา 71 นาโนเมตร) เพิ่มขึ้นจากจานแก้ว 16.64 เปอร์เซ็นต์และเมื่อพิจารณาในช่วง Flying height ต่ำ ๆ (ช่วง Flying height 0, 10, 20 นาโน เมตร) จะพบว่า Sensitivity ในการวัด Flying height นั้นเพิ่มขึ้นจากจานแก้วมากถึง 55.44 เปอร์เซ็นต์



รูปที่ 7.34 การเปรียบเทียบความชั้นของเส้นโค้งความเข้มแสงซึ่งเป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ของทุกความยาวคลื่นระหว่างจานแก้ว (ซึ่งแสดงด้วยเส้นประ) กับดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 0.57 นาโนเมตรและ DLC 71 นาโนเมตร

7.4.2 ผลการทดสอบ Sensit<mark>ivity ด้วยดิสก์ที่มี Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 หาโห เมตร</mark>

ค่าเฉลี่ยของข้อมูลความเข้มแสงที่วัดได้จากดำแหน่งบน ABS ที่ระบุไว้ในรูปที่ 7.31 แสดงไว้ในตารางที่ 7.6 และค่าเฉลี่ยข้อมูลความเข้มแสงที่ Normalize แล้วแสดงไว้ดังตารางที่ 7.7 จากนั้นจะนำข้อมูลนี้ไปใช้เพื่อเปรียบเทียบกับเส้นโค้งความเข้มแสงที่เป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ที่ได้จากการคำนวณทางทฤษฏี

จุฬาลงกรณ่มหาวิทยาลัย

ตารางที่ 7.6 ค่าความเข้มแสง Max, Min และที่วัดได้ (Measure) จากการใช้ดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยมี ความหนา Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตรในการทดสอบ (โดยใช้ค่า Flying height ที่วัดจากจานแก้ว)

Point	FH in µinch	FH in nm	Wavelength 450 nm			Wavelength 550 nm			Wavelength 650 nm		
			Min	Max	Measure	Min	Max	Measure	Min	Max	Measure
TAE_1	0.634	16.09	299	1153	719.31	435	2083	879.5	572	3189	970.22
TAE_2	1.662	42.20	302	1131	978.59	429	2069	1350.19	560	3179	1629.9
TAE_3	2.387	60.62	290	117 <mark>5</mark>	1102.85	406	2090	1672.81	517	3207	2133.67
TAE_4	3.171	80.54	287	1161	1140.99	399	2087	1901.92	508	3201	2550.38

ตารางที่ 7.7 ค่าเฉลี่ยความเข้มแสงที่ Normalize ให้อยู่ในช่วง 0 ถึง 2 ของดิสก์ที่มี 5 ชั้นโดยมี ความหนา Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร

Point	Wavelength 450 nm	Wavelength 550 nm	Wavelength 650 nm
TAE_1	0.99	0.54	0.30
TAE_2	1.63	1.12	0.82
TAE_3	1.84	1.50	1.2
TAE_4	1.96	1.78	1.52

จากรูปที่ 7.35 ที่แสดงถึงการเปรียบข้อมูลความเข้มแสง (Normalize) ที่ได้จากการวัดและการ คำนวณทางทฤษฎีของดิสก์ที่มีความหนาฟิล์ม Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร จากรูปจะเห็นได้ว่าข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดกับเส้นโค้งความเข้มแสงที่ได้จากการ คำนวณทางทฤษฎีโดยใช้ความหนาที่กำหนดนั้นค่อนข้างใกล้เคียงกัน (เนื่องจากในการสร้าง ดิสก์นี้ได้ทำการเปลี่ยนเวลาที่ใช้การปลูกฟิล์ม (Deposition time) ให้เพิ่มขึ้นตามผลการทดสอบ ในหัวข้อที่ 7.4.1) แสดงว่าความหนาของชั้นฟิล์มที่ปลูกได้นั้นมีความใกล้เคียงกับความหนาของ ชั้นฟิล์มที่ต้องการ ดังนั้นจึงไม่ต้องทำการหาความหนาของฟิล์มแต่ละชั้นโดยการ Fitting



FH(nm) รูปที่ 7.35 การเปรียบเทียบข้อมูลความเข้มแสงที่ได้จากการวัดและการคำนวณทางทฤษฎีโดย ใช้ความหนาของดิสก์คือ Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 แ<mark>ละ DLC₂ 25</mark> นาโนเมตร

จากรูปที่ 7.36 จะเห็นได้ว่าที่ช่วงของ Flying height ที่สนใจนั้น (0, 10, 20, 30, 40 และ 50 นา โนเมตร) ดิสก์ที่มีความหนาของชั้นฟิล์ม Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตรนั้นมี ผลรวมของความชันของเส้นโค้งความเข้มแสงทุกความยาวคลื่นมากกว่าจานแก้วอย่างชัดเจน โดยที่ Sensitivity ในการวัด Flying height ของดิสก์ที่สร้างขึ้นนั้น (Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร) เพิ่มขึ้นจากจานแก้ว 23 เปอร์เซ็นต์และเมื่อพิจารณาในช่วง Flying height ต่ำๆ (ช่วง Flying height 0, 10, 20 นาโนเมตร) จะพบว่า Sensitivity ในการวัด Flying height นั้นเพิ่มขึ้นจากจานแก้วมากถึง 85.16 เปอร์เซ็นต์

จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 7.36 เปรียบเทียบความชั้นของเส้นโค้งความเข้มแสงซึ่งเป็นฟังก์ชั่นของ Flying height ของทุกความยาวคลื่นระหว่างจานแก้ว (ซึ่งแสดงด้วยเส้นประ) กับดิสก์ที่มีความหนาของ Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตร

7.5 สรุปผลการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height โดยการเคลือบผิวดิสก์ ด้วยซิลิกอนและ DLC

ตารางที่ 7.8 สรุปผลความไวในการวัด Flying height (Sensitivity) ที่เพิ่มขึ้นของดิสก์ที่สร้างขึ้น ตามผลการ Optimize

Disk type	Details	Sensitivity 0-20 nm	Sensitivity 0-50 nm	
3-Layer disk	Si 0.57nm, DLC 71nm	16.64%	55.44%	
5-Layer disk	Si ₁ 1nm, DLC ₁ 55nm, Si ₂ 3 nm and DLC ₂ 25 nm	23%	85.16%	

ผลการทดสอบวัด Sensitivity ในการวัด Flying height โดยใช้เครื่องวัด Flying height tester ของดิสก์ที่สร้างขึ้นตามผลการ Optimize โดยเปลี่ยนแปลงความหนาของฟิล์มซิลิกอน และ DLC ซึ่งคำนึงถึงข้อจำกัดและความเป็นไปได้ในกระบวนการสร้างดิสก์แสดงไว้ดังตารางที่ 7.8 ซึ่งพบว่าดิสก์ที่สร้างขึ้นนั้นสามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้อย่างมี ้นัยสำคัญ โดยที่ดิสก์ที่มี 3 ชั้นซึ่งประกอบด้วยจานแก้ว, ฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่มีความหนา 0.57 และ 71 นาโนเมตรสามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้มากถึง 16.64 เปอร์เซ็นต์เมื่อพิจารณาในช่วง Flying height ที่กำหนดและเมื่อพิจารณาเฉพาะช่วง Flying height ต่ำๆ (ประมาณ 0 ถึง 20 นาโนเมตร) พบว่า Sensitivity ในการวัด Flying heiaht ้สามารถเพิ่มขึ้นได้มากถึง 55.4<mark>4 เปอร์เซ็นต์ ส่วนดิสก์ที่มี</mark> 5 ชั้นซึ่งประกอบด้วยจานแก้วและชั้น ของฟิล์มซิลิกอนและ DLC สลับกันซึ่งมีคว^ามหน<mark>าดังนี้ Si₁ 1</mark>, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตรสามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้มากถึง 23 เปอร์เซ็นต์เมื่อ พิจารณาในช่วง Flying height ที่กำหนดและเมื่อพิจารณาเฉพาะช่วง Flying height ต่ำๆนั้น พบว่า Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นได้มากถึง 85.16 เปอร์เซ็นต์ ซึ่งจาก ผลการทดสอบของดิสก์ทั้<mark>ง 2 แผ่นสามารถสร</mark>ุปได้ว่า Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถปรับปรุงได้โดยการเคลือบผิวของจานแก้วด้วยชั้นของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่มี ้ลักษณะและความหนาที่เหมาะ<mark>ส</mark>ม

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

บทที่ 8

สรุปผลงานวิจัย

ในงานวิจัยนี้มี 2 วัตถุประสงค์คือ 1. ต้องการเพิ่มอายุการใช้งานของจานแก้วที่ใช้ใน เครื่องวัด Flying height tester และ 2. ปรับปรุงความไว (Sensitivity) ในการวัด Flying height ของจานแก้ว ซึ่งแนวทางที่เลือกใช้ในการทำงานวิจัยให้สำเร็จตามวัตถุประสงค์คือ การเคลือบ ผิวของจานแก้วด้วย DLC ซึ่งจานแก้วที่เคลือบผิวด้วย DLC นั้นจะถูกนำไปทดสอบในขั้นตอน ต่าง ๆที่กำหนดไว้ได้แก่ ความสามารถในการบิน, ผลของซิลิกอนที่มีต่อความแข็งแรงของดิสก์ และความชัดเจนของ Pole-tip, อายุการใช้งาน, การประยุกต์ใช้งาน และ ความไวในการวัด Flying height ซึ่งผลการทดสอบในขั้นตอนต่าง ๆนั้นสามารถสรุปได้ดังต่อไปนี้

จากกระบวนสร้างดิสก์และตรวจสอบดิสก์ในเบื้องต้นโดยการทดสอบความสามารถใน การบินของหัวอ่าน/เขียนโดยใช้ดิสก์ที่สร้างขึ้นพบว่าดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 7.5 นาโนเมตร และ DLC 10 นาโนเมตรนั้<mark>น</mark>หัวอ่าน/เขียนสามารถบินได้โดยไม่เกิดรอยขีดข่วนแล้วแต่เนื่องจาก ดิสก์ที่ใช้ซิลิกอนที่หนาเกินไปจะทำให้สีของดิสก์นั้นเข้มขึ้นกว่าจานแก้วมากซึ่งจะมองเห็น ์ ตำแหน่ง Pole-tip ได้ไม่ชัดเจ<mark>นซึ่งจะเป็นอุปสรรคในการว</mark>ัด Flying height ดังนั้นจึงทำการ ทดสอบผลของซิลิกอนที่มีต่อความ<mark>แข็งแรงของดิสก์</mark>และความชัดเจนของตำแหน่ง Pole-tip ซึ่ง จากผลการทดสอบพบว่าดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอนน้อยกว่า 3 นาโนเมตรจะสามารถมองเห็น Pole-tip ได้ชัดเจนและโปรแกรมอัตโนมัติก็สามารถตรวจจับตำแหน่ง Pole-tip ได้ และจากผล การทดสอบความแข็งแรงพบว่าดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนและ DLC สามารถลดความลึกของรอย ขีดข่วนลงจากจานแก้วได้ถึง 92 เปอร์เซ็นต์แต่การเพิ่มความหนาซิลิกอนให้มากกว่า 3 นาโน เมตรนั้นไม่แสดงถึงความแตกต่างของความลึกของรอยขีดข่วนอย่างมีนัยสำคัญ ดังนั้นจากการ ทดสอบผลของซิลิกอนที่มีต่อความชัดเจนในการมองเห็น Pole-tip และความแข็งแรงดิสก์พบว่า ดิสก์ที่มีซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตรเป็นดิสก์ที่มีความแข็งแรงมาก ้ที่สุดที่ยังสามารถมองเห็น Pole-tip ได้อย่างชัดเจนด้วย จากนั้นจะนำดิสก์นี้ไปทดสอบวัดอายุ การใช้งานเปรียบเทียบกับจานแก้ว ซึ่งจากผลการทดสอบวัดอายุการใช้งานโดยใช้เครื่องวัด Flying height และจากการยืนยันผลการทดสอบโดยใช้เครื่อง Profiler ทำให้สามารถสรุปได้ว่า การเคลือบผิวหน้าของจานแก้วด้วยซิลิกอนหนา 3 นาโนเมตรและ DLC หนา 15 นาโนเมตร สามารถปรับปรุงอายุการใช้งานของจานแก้วให้เพิ่มขึ้นได้อย่างน้อย 30 เท่าโดยที่รอยขีดข่วนที่ เกิดขึ้นบนดิสก์ที่มีความหนาซิลิกอน 3 นาโนเมตรและ DLC 15 นาโนเมตรนั้นมีขนาดเล็กกว่าที่ เกิดขึ้นบนจานแก้วอย่างมีนัยสำคัญ และพบว่าค่าใช้จ่ายในการวัด Flying height สามารถลดลง ได้ถึง 96 เปอร์เซ็นต์เมื่อเปรียบเทียบกับจานแก้ว จากนั้นดิสก์ที่สร้างขึ้นจะถูกนำไปประยุกต์ใช้ งานในเครื่องวัด Flying height tester โดยมีกระบวนการสอบเทียบซึ่งจะนำค่าความเข้มแสง สะท้อนจากดิสก์ที่พัฒนาขึ้นมาใช้กำหนดค่าดรรชนีหักเหลัพธ์ของดิสก์ โดยที่มีข้อจำกัดคือค่า n ของดรรชนีหักเหต้องมากกว่า 1.1 และไม่มีค่า k จากการประยุกต์ใช้กระบวนการสอบเทียบ ดังกล่าวพบว่าสามารถประยุกต์ใช้ดิสก์ที่สร้างขึ้นให้สามารถวัด Flying height ได้อย่างถูกต้องที่ โดยที่มีความคลาดเคลื่อนเฉลี่ยต่ำกว่า 1 นาโนเมตร

ในส่วนของการปรับปรุงความไว (Sensitivity) ในการวัด Flying height ของจานแก้วเริ่ม ด้วยการสร้างดิสก์ตามผลการ Optimize sensitivity ในการวัด Flying height โดยคำนึงถึง ข้อจำกัดและความเป็นไปได้ในการสร้างและจากผลการทดสอบการวัด Sensitivity ในการวัด Flying height โดยใช้เครื่องวัด Flying height tester พบว่าดิสก์ที่สร้างขึ้นนั้นสามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้อย่างมีนัยสำคัญ โดยที่ดิสก์ที่มี 3 ชั้นซึ่งประกอบด้วย ้จานแก้ว, ฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่มีความหนา 0.57 และ 77 นาโนเมตรสามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้มากถึง 16.64 เปอร์เซ็นต์เมื่อพิจารณาในช่วง Flying height ที่กำหนดและเมื่อพิจารณาเฉพาะช่วง Flying height ต่ำๆ (ประมาณ 0 ถึง 20 นาโน เมตร) พบว่า Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นได้มากถึง 55.44 เปอร์เซ็นต์ ้ส่วนดิสก์ที่มี 5 ชั้นซึ่งประกอบด้วย<mark>จานแก้วและชั้นของ</mark>ฟิล์มซิลิกอนและ DLC สลับกันซึ่งมีความ หนาดังนี้ Si₁ 1, DLC₁ 55, Si₂ 3 และ DLC₂ 25 นาโนเมตรสามารถเพิ่ม Sensitivity ในการวัด Flying height ได้มากถึง 23 เปอร์เซ็นต์เมื่อพิจารณาในช่วง Flying height ที่กำหนดและเมื่อ พิจารณาเฉพาะช่วง Flying height ต่ำๆพบว่า Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถ เพิ่มขึ้นได้มากถึง 85.16 เปอร์เซ็นต์ ซึ่งจากผลการทดสอบของดิสก์ทั้ง 2 แผ่นแสดงให้เห็นว่า Sensitivity ในการวัด Flying height สามารถเพิ่มขึ้นได้โดยการเคลือบผิวของจานแก้วด้วยชั้น ของฟิล์มซิลิกอนและ DLC ที่มีลักษณะและความหนาที่เหมาะสม จากผลการศึกษาวิจัยแสดงให้ ้เห็นว่าวิธีการที่พัฒนาขึ้นสามารถที่จะเพิ่มอายุการใช้งานของจานแก้วได้อย่างมีนัยสำคัญ อีกทั้ง ้ยังสามารถเพิ่มความไวในการวัด Flying height ได้อีกด้วย ซึ่งผลการวิจัยที่ได้สามารถนำไป ประยุกต์ใช้ในกระบวนการวัด Flying height ให้มีประสิทธิภาพที่สูงขึ้น

รายการอ้างอิง

- Liu, B., et al. Air-bearing design towards highly stable head-disk interface at ultralow flying height. <u>IEEE Transactions on Magnetics</u>, Vol 43, No.2 (2007): 715-720.
- [2] Lee, S-C., and Strom, BD. Characterization of thermally actuated pole tip protrusion for head-media spacing adjustment in hard disk drives. <u>ASME</u> <u>Transaction Journal of Tribology</u>, Vol.130, issue 2 (2008): 022001-022006.
- [3] Hua, W., et al. Contact recording review. <u>Microsystem Technologies</u>, Vol 16, No4 (2010): 493–503.
- [4] Vakis, AI. Polycarpou AA Optimization of the thermal fly-height control slider geometry for Tbit/in² recording. <u>Microsystem Technologies</u>, Vol 16, Issue 6 (2010): 1021-1034.
- [5] Liu, X., Clegg, W., and Liu, B. Polarisation interferometry flying height testing. <u>Optical & Laser Technology</u>, Vol 37, Issue 1 (2004): 21-27.
- [6] Liu, X., Clegg, W., Liu, B., and Chong, C. Improved Intensity Interferometry Method for measuring Head-disk spacing down contact. <u>IEEE</u> <u>Transaction on Magnetics</u>, Vol 36, No 5 (2000): 2674-2676.
- [7] Umehara, M., and Sato, M. Measuring apparatus of flying height of magnetic head. US Patent 6,246,475 (1994).
- [8] วิกิพีเดีย. <u>ฮาร์ดดิสก์</u> [ออนไลน์] 2009. แหล่งที่มา: http://th.wikipedia.org/w/index.php?title=%E0%B8%AE%E0%B8%B2%E0 %B8%A3%E0%B9%8C%E0%B8%94%E0%B8%94%E0%B8%B4%E0% B8%AA%E0%B8%81%E0%B9%8C&action=history [2010, March 20].

- KEPCIL. <u>Hard disk basics</u> [online] 2010. Available from: http://keppanet.netfirms.com/keppanet/harddisk/hdinside.htm [2010, March 20].
- [10] Talke lab. <u>Head/Disk interface research</u> [online] 2009. Available from: http://talkelab.ucsd.edu/head-disk/ [2010, March 20].
- Buycoms. <u>Harddisk</u> [Online] 2009. Available from: http://www.buycoms.com/buyersguide/harddisk/index.asp [2010, March 20].
- [12] มหาวิทยาลัยเกษตรศาสตร์. <u>ฮาร์ดดิสก์</u> [ออนไลน์] แหล่งที่มา: http://web.ku.ac.th/schoolnet/snet1/hardware/hdisk.htm [2010, March 20].
- [13] Liu, X., Clegg, W., and Liu, B. Ultra low head-disk spacing measurement using dual beam polarisation interferometry. <u>Optics & Laser Technology</u>, Vol 32, Issue 4 (2000): 287-291.
- [14] Zhu, Y. Flying height measurement considering the effects of the slider-disk interaction. <u>IEEE Transaction on Magnetics</u>, Vol 36, No 5 (2000): 2677-2679.
- [15] KLA-Tencor Corporation. <u>Dynamic Flying Height Tester Operation Manual</u>. San Diago: KLA-Tencor, 2002 (Unpublished Manuscript).
- [16] Sciner.co. <u>Fused silica</u> [online] 2007. Available from: http://www.sciner.com/Opticsland/FS.htm [2010, March 24].
- [17] Red optronic.co. <u>BK7 glass</u> [online] 2010. Available from: http://www.redoptronics.com/Bk7-optical-material.html [2010, March 24].
- [18] Wikipedia. <u>Fused quartz</u> [Online] 2010. Available from: http://en.wikipedia.org/wiki/Fused_quartz [2010, March 24].
- [19] Wikipedia. <u>Sapphire</u> [Online] 2010. Available from: http://en.wikipedia.org/wiki/Sapphire [2010, March 24].

- [20] Hainsworth, S.V., and Uhure, N.J. Diamond like carbon coatings for tribology: production techniques, characterization method and application. <u>International Materials Reviews</u>, Vol 52, No 3 (2007): 153-174.
- [21] Wikipedia. <u>Zinc oxide</u> [Online] 2010. Available from: http://en.wikipedia.org/wiki/Zinc_oxide [2010, March 25].
- [22] Wikipedia. <u>Silicon nitride</u> [Online] 2010. Available from: http://en.wikipedia.org/wiki/Silicon_nitride [2010, March 25].
- [23] OHARA Corp. <u>GD-FHT</u> [Online] . Available from: http://www.oharacorp.com/gdf.html [2010, March 25].
- [24] Wikipedia. <u>Fused quartz</u> [Online] 2010. Available from: http://en.wikipedia.org/wiki/Fused_quartz [2010, March 25].
- [25] KYOCERA. <u>Crystal</u> [Online] 2010. Available from: http://americas.kyocera.com/kicc/industrial/crystal.html [2010, March 25].
- [26] Bhushan ,B. Chemical, mechanical and tribological characterization of ultra-thin and hard amorphous carbon coatings as thin as 3.5 nm: recent developments. <u>Diamond and Related Material</u>, Vol 8, Issue 11 (1999): 1985-2015.
- [27] Brushan, B., Gupta, B.K., Michael, H., and Azarian. Nanoindentation, microscratch, friction, and wear studies of coatings for contact recording applications. <u>Wear</u>, Vol 181-183, part 2 (1995): 743-758.
- [28] Navamatha, R., et al. A nanoindentation study of the mechanical properties of ZnO thin films on (0 0 0 1) sapphire. <u>Applied Surface Science</u>, Vol 253, Issue 2 (2006): 464-467.
- [29] Beck, U., Smith, D.T., Reiners, G., and Dapkunas, S.J. Mechanical properties of SiO₂ and Si₃N₄ coatings: a BAM/NIST co-operative project. <u>Thin Solid</u> <u>Films</u>, Vol 332, Issue 1-2 (1998): 164-171.

- [30] J.A.Woollam.co. <u>Ellipsometry tutorial</u> [Online] 2010. Available from: http://www.jawoollam.com/tutorial_1.html [2009, June 30].
- [31] JML optical industry. <u>Introduction to coating</u> [Online] 2010. Available from: http://www.jmloptical.com/pages/coatings.aspx [2010, March 30].
- [32] Fujiwara, H. 2007. Spectroscopic Ellipsometry Principle and Application. John Wiley & Sons.
- [33] Tompkins, H.G., and William, A. 1999. <u>Spectroscopic Ellipsometry and</u> reflectometry. John Wiley & Sons.
- [34] Robertson, J. Diamond-like amorphous carbon. <u>Materials Science and</u> <u>Engineering: R: Reports</u>, Vol 37, Issues 4-6 (2002): 129–281.
- [35] Erdemir, A., and Donnet, C. Tribology of diamond-like carbon films: recent progress and future prospects. <u>Journal of Physics D: Apply Physics</u>, Vol 39, No 18 (2006): R311–R327.
- [36] Rymuza, Z. Control tribological and mechanical properties of MEMS surfaces. <u>Microsystem Technologies</u>, Vol 5, No 4 (1999): 173–180.
- [37] Luo, JK., et al. Diamond and diamond-like carbon MEMS. <u>Journal of</u> <u>Micromechanics Microengineering</u>, Vol 17, No 7 (2007): S147-S163.
- [38] Bhushan, B., and Koinkar, V.N. Microscale mechanical and tribological characterization of hard amorphous carbon coatings as thin as 5 nm for magnetic disks. <u>Surface Coating Technology</u>, Vol 76-77, Part 2 (1995): 655-669.
- [39] Sundararajan S., and Bhushan B. Micro/nanotribology of ultra-thin hard amorphous carbon coatings using atomic force/friction force microscopy. <u>Wear</u>, Volume 225, Part 1 (1999): 678-689.

- [40] Takai, O., Tajima, N., Saze, H., and Sugimura, H. Nanoindentation studies on amorphous carbon nitride thin films prepared by shielded arc ion plating. <u>Surface and Coatings Technologies</u>, Vol 142 (2001): 719-723.
- [41] Daniels, BK., Brown, DW., and Kimock, FM. Friction and wear performance of diamond-like carbon, boron carbide, and titanium carbide coatings against glass. <u>Journal of Materials Research</u>, Vol 12, Issue 9 (1997): 2485-2492.
- [42] University of Nebraska-Lincoln. <u>Nanoindentor probes</u> [Online] 2010. Available from: http://www.engineering.unl.edu/research/bm3/Nanoindenter.shtml# details [2010, July 25].
- [43] Lacey, C. Method and apparatus to calibrate intensity and determine fringe order for interferometric measurement of small spacing. US Patent 5,280,340 (1991).



ภาคผนวก

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ภาคผนวก ก

การคำนวณการแทรกสอดของแสงในฟิล์มบาง

ก.1 ฟิล์มบางบน Substrate

รูปที่ ก.1 [27] แสดงถึงแบบจำลองของฟิล์มบางที่ปลูกบน Substrate ซึ่งตัวแปรต่างๆ แสดงไว้ดังนี้ ค่าคงที่ทางแสงของอากาศ ฟิล์มและ Substrate ตามลำดับซึ่งแสดงอยู่ในรูปของ ้จำนวนเชิงซ้อน (N₀, N₁, N₂) โดยที่ <mark>N สามารถเขียนให้อยู่ในลักษณะ n+ik ซึ่ง n คือดรรชนีหัก</mark> ี้เหและ k คือค่าสัมประสิทธิ์ของ<mark>การดูดซึ</mark>ม (Extinction coefficient) ความหนาของฟิล์ม (d) และ มุมของแสงที่ทำกับเส้นตั้งฉากกับพื้นผิวของฟิล์ม (0)



รูปที่ ก.1 การแทรกสอดของแสงในฟิล์มบาง [27]

้จากเส้นทางเดินของแสงในรูปที่ ก.1 สามารถเขียนเฟสของแสงที่แตกต่างกันระหว่าง \overline{AD} และ \overline{AC} ได้ดังนี้

$$\alpha = \frac{2\pi N_1}{\lambda} \left(\overline{AB} - \overline{BC} \right) - \frac{2\pi N_0}{\lambda} \left(\overline{AD} \right)$$
 --- (n.1)

ซึ่งจากรูปที่ ก.1 จะเห็นว่า $\overline{AD} = \overline{AC} sin(heta_0)$ และ $\overline{AC} = 2d tan(heta_1)$ ซึ่งจากกฏ ของ Snell

จากการแทนสมการ (ก.2) ด้วย $\overline{AB} = \overline{BC} = \frac{d}{\cos(\theta_1)}$ ในสมการ (ก.1) จะได้

$$\alpha = \frac{4\pi dN_1}{\lambda} \left(\frac{1 - \sin^2(\theta_1)}{\cos(\theta_1)} \right) = \frac{4\pi dN_1}{\lambda} \cos(\theta_1) = 2\beta \qquad \dots (n.3)$$

ซึ่งสามารถคำนวณเฟสที่แตกต่างกันเนื่องจากความหนาของฟิล์ม (Film phase thickness) ได้ จาก

$$\beta = \frac{2\pi d}{\lambda} N_1 \cos(\theta_1) = \frac{2\pi d}{\lambda} \left(N_1^2 - N_1^2 \sin^2(\theta_0) \right)^{\frac{1}{2}} \qquad \dots \text{ (n.4)}$$



รูปที่ ก.2 แบบจำลองการแทรกสอดของแสงระหว่างชั้นตัวกลาง อากาศ ฟิล์มบางและ Substrate [27]

จากรูปที่ ก.2 [27] แสดงถึงแบบจำลองการแทรกสอดของแสงระหว่างชั้นตัวกลาง อากาศ ฟิล์ม บางและ Substrate ซึ่ง *r_{ij}* และ *t_{ij}* แสดงถึงแอมพลิจูดของสัมประสิทธิ์การสะท้อนแสง (Reflection) และการเดินผ่านของแสง (Transmission) ของแต่ละชั้นของตัวกลาง ซึ่งจากสมการ ของ Fresnel ของ p- และ s-polarization จะได้ว่า

$$r_{ij,p} = \frac{N_j \cos(\theta_i) - N_i \cos(\theta_j)}{N_j \cos(\theta_i) + N_i \cos(\theta_j)} , r_{ij,s} = \frac{N_i \cos(\theta_i) - N_j \cos(\theta_j)}{N_i \cos(\theta_i) + N_j \cos(\theta_j)} - (n.5)$$

$$t_{ij,p} = \frac{2N_i \cos(\theta_i)}{N_j \cos(\theta_i) + N_i \cos(\theta_j)} , t_{ij,s} = \frac{2N_i \cos(\theta_i)}{N_i \cos(\theta_i) + N_j \cos(\theta_j)} - (n.6)$$

ซึ่งสามารถคำนวณแอมพลิจูดของสัมประสิทธิ์การสะท้อนของแสงทั้งหมด (r₀₁₂) ที่สะท้อน ออกมาจากแบบจำลองได้จากผลรวมขอ<mark>งแสงที่</mark>สะท้อนออกมาทุกเส้นได้ดังนี้

$$r_{012} = r_{01} + t_{01}t_{10}r_{12}e^{i2\beta} + t_{01}t_{10}r_{10}r_{12}^2e^{i4\beta} + t_{01}t_{10}r_{10}^2r_{12}^3e^{i6\beta} + \dots \quad \dots \quad (n.7)$$

จากอนุกรมอนันต์ $y = a + ar + ar^2 + ar^3 + \dots$ จะสามารถเขียนให้อยู่ในรูป $y = \frac{a}{1-r}$ ได้ดังนั้นจากสมการที่ (ก.7) จะสามารถเขียนให้อยู่ในรูปอย่างง่ายได้ดังนี้

$$\mathbf{r}_{012} = \mathbf{r}_{01} + \left[\frac{t_{01}t_{10}r_{12}e^{(2i\beta)}}{1 - r_{10}r_{12}e^{(2i\beta)}}\right] - \dots (n.7)$$

จากความสัมพันธ์ $\mathbf{r}_{10} = -r_{01}$ และ $\mathbf{t}_{01}\mathbf{t}_{10} = 1 - r_{01}^2$ ทำให้สามารถเขียนสมการที่ (ก.7) ให้ อยู่ในอยู่ในรูปดังนี้

$$r_{012} = \left[\frac{r_{01} + r_{12}e^{(2i\beta)}}{1 + r_{10}r_{12}e^{(2i\beta)}}\right] -...(n.8)$$

ในทำนองเดียวกันก็จะสามารถเขียนสมการของการเดินทางผ่านของแสงจากแบบจำลองได้ดัง สมการที่ (ก.9)

$$t_{012} = \left[\frac{t_{01} t_{12} e^{(i\beta)}}{1 + r_{10} r_{12} e^{(2i\beta)}} \right] --- (n.9)$$

ซึ่งจากสมการที่ (ก.8) และ (ก.9) แอมพลิจูดของสัมประสิทธิ์การสะท้อนของแสงและการเดิน ทางผ่านของแสงของแบบจำลองสามารถคำนวณได้จาก

$$r_{012,p} = \left[\frac{r_{01,p} + r_{12,p}e^{(2i\beta)}}{1 + r_{10,p}r_{12,p}e^{(2i\beta)}}\right] , r_{012,s} = \left[\frac{r_{01,s} + r_{12,s}e^{(2i\beta)}}{1 + r_{10,s}r_{12,s}e^{(2i\beta)}}\right] - (n.10)$$

$$t_{012,p} = \left[\frac{t_{01,p} t_{12,p} e^{(i\beta)}}{1 + r_{10,p} r_{12,p} e^{(2i\beta)}} \right] , t_{012,s} = \left[\frac{t_{01,s} t_{12,s} e^{(i\beta)}}{1 + r_{10,s} r_{12,s} e^{(2i\beta)}} \right] --- (n.11)$$

จากสมการที่ (ก.10) และ (ก.11) ทำให้สามารถคำนวณอัตราส่วนความเข้มแสง (ความเข้มแสงที่ สะท้อนออกจากแบบจำลองต่อความเข้มแสงที่ตกกระทบกับแบบจำลองได้ดังสมการที่ (ก.12)

$$\frac{I_{s,p}}{I_{0,p}} = \left|\frac{E_{s,p}}{E_{0,p}}\right|^2 = \left|r_{012,p}\right|^2 , \frac{I_{s,s}}{I_{0,s}} = \left|\frac{E_{s,s}}{E_{0,s}}\right|^2 = \left|r_{012,s}\right|^2 \dots (n.12)$$

โดยที่มุมตกกระทบและมุมที่แสงเด<mark>ินทางผ่านชั้นตัวกลา</mark>งสามารถคำนวณได้จากกฎของ Snell ดังนี้

$$N_0 \sin(\theta_0) = N_1 \sin(\theta_1) = N_2 \sin(\theta_2) \qquad \qquad \text{(n.13)}$$

ก.2 ฟิล์มหลายชั้นบน Substrate (Multilayers)

การคำนวณการแทรกสอดของแสงในฟิล์มที่มีหลายชั้นสามารถใช้วิธีเดียวกันกับที่ได้ อธิบายไปในหัวข้อที่ 1 แล้วจากรูปที่ ก.3 [27] แสดงถึงแบบจำลองของการแทรกสอดของแสงใน ฟิล์ม 2 ชั้นบน Substrate ซึ่งจะสามารถแบ่งการคำนวณได้ดังที่แสดงไว้ยังรูปที่ ก.3 (b) โดยจะ ทำการคำนวณฟิล์มชั้นที่ 2 (2nd layer) กับ Substrate ก่อนโดยใช้สมการที่ (ก.8) และ (ก.9) โดยที่มีตัวแปรต่าง ๆดังที่แสดงไว้ในรูปที่ ก.3



รูปที่ ก.3 วิธีการคำนวณการแทรกสอดของแสงในฟิล์มที่มีหลายชั้น [27]

การคำนวณแอมพลิจูดของสัมประสิทธิ์การสะท้อนของแสงและการเดินทางผ่านของแสงของ ฟิล์มชั้นที่ 2 กับ Substrate แสดงไว้ยังสมการที่ (ก.14) และ (ก.15)

$$r_{123} = \left[\frac{r_{12} + r_{23}e^{(2i\beta_2)}}{1 + r_{12}r_{23}e^{(2i\beta_2)}}\right] -...(n.14)$$

$$t_{123} = \left\lfloor \frac{t_{12}t_{23}e^{(i\beta_2)}}{1 + r_{12}r_{23}e^{(2i\beta_2)}} \right\rfloor --- (n.15)$$

์ โดยที่การเปลี่ยนแปลงของเฟสของแ<mark>สงเมื่อเดินทางผ่านชั้นตัวกลางที่ 2 สามารถคำนวณได้ดังนี้</mark>

$$\beta_2 = \frac{2\pi d_2 N_2 cos(\theta_2)}{\lambda} \qquad --- (n.16)$$

จากสมการที่ (ก.14) ถึง (ก.16) สามารถคำนวณแอมพลิจูดของสัมประสิทธิ์การสะท้อนของแสง และการเดินทางผ่านของแสงของแบบจำลองได้ดังนี้

$$r_{0123} = \left[\frac{r_{01} + r_{123}e^{(2i\beta_1)}}{1 + r_{01}r_{123}e^{(2i\beta_1)}}\right] --- (n.17)$$

$$t_{0123} = \left[\frac{t_{01} t_{123} e^{(i\beta_1)}}{1 + r_{01} r_{123} e^{(2i\beta_1)}} \right] --- (n.18)$$

โดยที่การเปลี่ยนแปลงของเฟสของแสงเมื่อเดินทางผ่านชั้นตัวกลางที่ 1 สามารถคำนวณได้ดังนี้

อัตราส่วนความเข้มแสง (ความเข้มแสงที่สะท้อนออกจากแบบจำลองต่อความเข้มแสงที่ตก กระทบกับแบบจำลองสามารถคำนวณได้ดังสมการต่อไปนี้

$$\frac{I_{s,p}}{I_{0,p}} = \left|\frac{E_{s,p}}{E_{0,p}}\right|^2 = \left|r_{0123,p}\right|^2 , \frac{I_{s,s}}{I_{0,s}} = \left|\frac{E_{s,s}}{E_{0,s}}\right|^2 = \left|r_{0123,s}\right|^2 \dots (n.17)$$

ก.3 การแทรกสอดของแสงในการวัด Flying height โดยใช้ดิสก์ที่มีชั้นของซิลิกอนและ DLC

จากวิธีการคำนวณที่ได้อธิบายไว้ยังหัวข้อที่ 1 และ 2 สามารถนำมาประยุกต์ใช้ในการ คำนวณอัตราส่วนความเข้มแสงที่สะท้อนออกมาจากแบบจำลองการวัด Flying height ด้วยจาน แก้วที่เคลือบด้วยซิลิกอนและ DLC ได้ โดยแบบจำลองการสะท้อนของแสงในการวัด Flying height แสดงไว้ดังรูปที่ ก.4 โดยที่แสงที่ตกกระทบทำมุมตั้งฉากกับผิวจานแก้ว ($\theta_0 = 0$)



รูปที่ ก.4 แบบจำลองการสะท้อนของแสงในการวัด Flying height ด้วยจานแก้วที่เคลือบด้วย ซิลิกอนและ DLC

จากรูปที่ ก.4 จะเริ่มจากการยุบรวมของชั้นของตัวกลางที่ 3 (อากาศ) และ 4 (AlTiC slider) ซึ่ง สามารถการคำนวณแอมพลิจูดของสัมประสิทธิ์การสะท้อนของแสงของฟิล์มชั้นที่ 3 กับ 4 และ การเปลี่ยนแปลงของเฟสของแสงเมื่อเดินทางผ่านชั้นตัวกลางที่ 3 ได้ดังนี้

$$r_{234} = \left[\frac{r_{23} + r_{34}e^{(2i\beta_3)}}{1 + r_{23}r_{34}e^{(2i\beta_3)}}\right] -...(n.18)$$
$$\beta_3 = \frac{2\pi d_3 N_3}{\lambda} -...(n.19)$$

โดยรูปที่ ก.5 แสดงถึงรูปที่ ก.4 หลังจากการยุบรวมของชั้นตัวกลางที่ 3 และ 4



รูปที่ ก.5 แบบจำลองการวัด Flying height หลังจากยุบรวมชั้นตัวกลางที่ 3 และ 4

หลังจากนั้นทำการยุบรวมชั้นของตัวกลางที่ 2 (DLC) และ 3, 4 ซึ่งสามารถคำนวณแอมพลิจูด ของสัมประสิทธิ์การสะท้อนข<mark>องแสงของฟิล์มชั้นที่ 2 กับ 3, 4</mark> และการเปลี่ยนแปลงของเฟสของ แสงเมื่อเดินทางผ่านชั้นตัวกลางที่ 2 ได้ดังนี้

$$r_{1234} = \left[\frac{r_{12} + r_{234}e^{(2i\beta_2)}}{1 + r_{12}r_{234}e^{(2i\beta_2)}}\right] --- (n.20)$$
$$\beta_2 = \frac{2\pi d_2 N_2}{2\pi d_2 N_2} --- (n.21)$$

โดยรูปที่ ก.6 แสดงถึงรูปที่ ก.<mark>4</mark> หลังจากการยุบรวมของ<mark>ชั้นตัว</mark>กลางที 2 และ 3, 4



รูปที่ ก.6 แบบจำลองการวัด Flying height หลังจากยุบรวมชั้นตัวกลางที่ 2 และ 3, 4

หลังจากนั้นทำการยุบรวมชั้นของตัวกลางที่ 1 (ซิลิกอน) และ 2, 3,4 ซึ่งสามารถคำนวณแอม พลิจูดของสัมประสิทธิ์การสะท้อนของแสงของฟิล์มชั้นที่ 1 กับ 2, 3, 4 และการเปลี่ยนแปลงของ เฟสของแสงเมื่อเดินทางผ่านชั้นตัวกลางที่ 1 ได้ดังนี้

$$r_{01234} = \left[\frac{r_{01} + r_{1234}e^{(2i\beta_1)}}{1 + r_{01}r_{1234}e^{(2i\beta_1)}}\right] -...(n.22)$$

โดยรูปที่ ก.7 แสดงถึงรูปที่ ก.4 หลังจากการยุบรวมของชั้นตัวกลางที่ 1 และ 2, 3, 4 โดยที่ *r*₀₁₂₃₄ คือแอมพลิจูดของสัมประสิทธิ์การสะท้อนของแสงทั้งหมดที่สะท้อนออกมาจาก แบบจำลองการวัด Flying height



รูปที่ ก.7 แบบจำลองการวัด Flying height หลังจากยุบรวมชั้นตัวกลางที่ 1 และ 2, 3, 4

ซึ่งสามารถคำนวณอัตราส่<mark>วนความเข้มแสงทั้งหม</mark>ดที่<mark>สะท้อนออ</mark>กมาจากแบบจำลองได้ดังนี้

$$\frac{I_s}{I_0} = \left|\frac{E_s}{E_0}\right|^2 = \left|r_{01234}\right|^2 -...(n.24)$$

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย ชุดคำสั่งของโปรแกรมที่ประดิษฐ์ขึ้นโดยใช้ Matlab เพื่อใช้ในการคำนวณ ข.1 โปรแกรมเพื่อ Fitting หาค่าดรรชนีหักเหของดิสก์จากค่าความเข้มแสงที่ได้จากการ วัด



clc clear all fh = [0e-9:1e-9:500e-9];% Flying height (Air gap) d = 15e-9;% DLC thickness L = [650e - 9];% Wave length Red 650, green % 550, blue 450 Mode = [2];% Measurement condition 1:glass % disk ,2:Si 1nm disk ,3:Si 5nm MEA = 2; % USE data from which measurement FT ON = 0;% Fitting loop ON = 1, OFF = 0 FT S = 1;% Fit start and stop FTTT = 4;% PLOT display to this FH PLD = 200;SHF = 0;% Amount of FH shift of each point, minimum % value can't lower than -19 % N initial NS = 1.2;% N final NF = 5;% K initial
% K f: KS = 0;% K final % Step to vary nc and kc for iteration loop KF = 0.02;ST = 0.01;mERR = 1000;Iter = 0;if L == 450e-9 Nq = 1.54 + 0.02i;% Glass Ns = 3.926 + 1.404i;% Si amorphous Nd = 2.169 + 0.2087i;% DLC % Air Na = 1;Nh = 2.39 + 0.432i;% AlTiC if Mode == 1 PT2(1) = 1028.6;PT2(2) = 1516;PT2(3) = 1942.85;PT2(4) = 2246.965;PT2 min(1) = 742;PT2 min(2) = 721; $PT2 \min(3) = 733;$ $PT2^{min}(4) = 718;$ PT2 max(1) = 2406;PT2 max(2) = 2313; $PT2^{max}(3) = 2414;$ PT2 max(4) = 2403;elseif Mode == 2 PT2(1) = 548.465;PT2(2) = 873.253;PT2(3) = 1300.223;PT2(4) = 1708.532;§_____ PT2 min(1) = 582; $PT2_min(2) = 576;$ $PT2_min(3) = 555;$ $PT2_min(4) = 516;$ PT2 max(1) = 2268; $PT2_max(2) = 2188;$ $PT2_max(3) = 2265;$

146

elseif Mode == 3 PT2(1) = 318.363;PT2(2) = 584.634;PT2(3) = 875.948;PT2(4) = 1143.104;PT2 min(1) = 336; $PT2 \min(2) = 341;$ PT2 min(3) = 317; $PT2_min(4) = 309;$ §_____ PT2 max(1) = 1595;PT2 max(2) = 1567;PT2 max(3) = 1604;PT2 max(4) = 1595;end elseif L == 550e-9Nq = 1.51 + 0.01i;% Glass Ns = 3.789 + 0.951i;% Si amorphous Nd = 2.1699 + 0.1416i;% DLC Na = 1; % Air Nh = 2.354 + 0.363i;% AlTiC if Mode == 1 PT2(1) = 926.152;PT2(2) = 1268;PT2(3) = 1612.227;PT2(4) = 1910.342;§_____ PT2 min(1) = 736; $PT2_min(2) = 717;$ $PT2_min(3) = 724;$ PT2 min(4) = 717; $PT2_max(1) = 2250;$ $PT2_max(2) = 2174;$ $PT2_max(3) = 2261;$ $PT2_max(4) = 2257;$ elseif Mode == 2 PT2(1) = 603.834;PT2(2) = 834.358;PT2(3) = 1171.059;PT2(4) = 1533.226; PT2 min(1) = 635; PT2 min(2) = 616;PT2 min(3) = 615;PT2 min(4) = 604;PT2 max(1) = 2255;PT2 max(2) = 2186;PT2 max(3) = 2259;PT2 max(4) = 2255;elseif Mode == 3 PT2(1) = 237.783;PT2(2) = 446.363;PT2(3) = 726.075;PT2(4) = 1007.907;PT2 min(1) = 279;PT2 min(2) = 278;

PT2 max(4) = 2264;

```
PT2 min(3) = 256;
              PT2 \min(4) = 250;
          PT2 max(1) = 1578;
              PT2_max(2) = 1569;
              PT2_max(3) = 1598;
              PT2 max(4) = 1596;
          end
elseif L == 650e-9
                                       % Glass
          Ng = 1.52;
          Ns = 3.711 + 0.7261i;
                                       % Si amorphous
          Nd = 2.1631+0.0985i;
                                       % DLC
          Na = 1;
                                        % Air
          Nh = 2.289 + 0.344i;
                                        % AlTiC
          if Mode == 1
              PT2(1) = 907.842;
              PT2(2) = 1250.883;
              PT2(3) = 1625.133;
              PT2(4) = 1984.017;
          PT2_min(1) = 727;
              PT2_min(2) = 689;
PT2_min(3) = 710;
              PT2 min(4) = 699;
          PT2_max(1) = 2639;
              PT2_max(2) = 2542;
              PT2 max(3) = 2643;
              PT2_max(4) = 2640;
          elseif Mode == 2
              PT2(1) = 598.335;
              PT2(2) = 830.244;
              PT2(3) = 1181.986;
              PT2(4) = 1594.638;
          PT2_min(1) = 628;
              PT2_min(2) = 599;
              PT2_min(3) = 610;
              PT2_min(4) = 592;
          PT2 max(1) = 2725;
              PT2 max(2) = 2637;
             PT2 max(3) = 2728;
             PT2 max(4) = 2735;
          elseif Mode == 3
              PT2(1) = 214.815;
              PT2(2) = 391.986;
              PT2(3) = 687.532;
              PT2(4) = 1026.384;
           PT2 min(1) = 250;
              PT2 min(2) = 246;
              PT2 min(3) = 246;
              PT2 \min(4) = 234;
           PT2_max(1) = 1971;
              PT2 max(2) = 1952;
              PT2_max(3) = 1981;
              PT2 max(4) = 1980;
```

end

```
%---- DEFINE FILM THICKNESS AND FH FROM MEASUREMENT
   if Mode == 1
                      % FH from measurement of each point
      fhm2(1) = 19.79;
      fhm2(2) = 43.6;
      fhm2(3) = 61.99;
      fhm2(4) = 81.98;
      TXT = 'Glass';
   elseif Mode == 2
      T = 1e - 9;
                        % Si thickness
      fhm2(1) = 19.79;
      fhm2(2) = 43.6;
      fhm2(3) = 61.99;
      fhm2(4) = 81.98;
      TXT = 'Si 1nm';
   elseif Mode == 3
      T = 5e-9;
                         % Si thickness
      fhm2(1) = 19.79;
      fhm2(2) = 43.6;
      fhm2(3) = 61.99;
      fhm2(4) = 81.98;
      TXT = 'Si 5nm';
   end
for Nc = NS:ST:NF
   for Kc = KS:ST:KF
      Iter = Iter+1;
      nc = [complex(Nc,Kc), % refracrive index of composite
                % which iterated(Nc,Kc)
% refractive index of air
% refractive index of AlTiC
            1.
           Nh];
%______
%======= ASSIGN Rij,Tij ===============
%_____
     for u = 1:length(nc)
         for v = 1:length(nc)
           rco(u, v) = (nc(u) - nc(v)) / (nc(u) + nc(v));
            tco(u, v) = 2*nc(u) / (nc(u)+nc(v));
         end
     end
<u>%</u>_____
%===== DEFINE 1st composite layer ========
<u>%_____</u>
%----COMP-----1
%----Air----2
%----AlTiC-----3
     Rdm = rco(1,2); % Beam which reflect from middle layer
      Rdb = rco(2,3); % Beam which reflect from bottom layer
    for u = 1:length(fh)
   Bc(u) = (2*pi*fh(u)*nc(2))/L;
  RC(u,1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*Bc(u))))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*Bc(u))));
        AmpC(u, 1) = abs(RC(u, 1))^{2};
         PhsC(u, 1) = angle(RC(u, 1));
     end
%====== NORMALIZED INTENSITY TO 0-2 =======
AmpC N = AmpC-min(AmpC);
     m CN = 2/max(AmpC N);
      AmpC N2 = AmpC N.*m CN;
```

```
% Use intensity from measurement from each case to re-plot FH
       if MEA == 1
          PT = PT1;
          PT min = PT1 min;
          PT max = PT1 max;
          fhm = fhm1+SHF;
          MTXT = '1st';
       elseif MEA == 2
          PT = PT2;
          PT min = PT2 min;
          PT max = PT2 max;
          fhm = fhm2 + SHF;
          MTXT = '2nd';
       elseif MEA == 3
          PT = PT3;
          PT min = PT3 min;
          PT max = PT3 max;
          fhm = fhm3 + SHF;
          MTXT = '3rd';
       elseif MEA == 0
          ac1 = 0;
           %==== Merge data from 1&2 measurement ===
          for a1 = 1:length(fhm1)
              fhmd(a1,1) = fhm1(a1);
              PTd(a1,1) = PT1(a1);
              PTd_min(a1,1) = PT1_min(a1);
              PTd_max(a1,1) = PT1_max(a1);
          end
          for a2 = length(fhm1)+1:length(fhm1)+length(fhm2)
              ac1 = ac1+1;
              fhmd(a2,1) = fhm2(ac1);
              PTd(a2,1) = PT2(ac1);
              PTd min(a2, 1) = PT2 min(ac1);
              PTd_max(a2,1) = PT2_max(ac1);
          end
          %=== Sort intensity data by assending fh ===
          for as = 1:length(fhmd)
    for acc
              for as2 = 1:length(fhmd)
                 if fhmdS(as) == fhmd(as2)
                A index(as,1) = as2;
              end
              end
          end
         %=== Define all necessary input parameters ==
         for Is = 1:length(fhmd)
              PT(Is,1) = PTd(A index(Is));
              PT min(Is,1) = PTd min(A index(Is));
              PT max(Is,1) = PTd max(A index(Is));
          end
          fhm = fhmdS+SHF;
          MTXT = 'ALL';
       end
       for m = 1:length(fhm)
          IP(m) = ((PT(m) - PT_min(m)) / (PT_max(m) - PT_min(m))) *2;
          if IP(m) < 0
              IP(m) = 0;
          end
       end
```

```
if FT ON == 0
       break, end
%_____
% Fit N&K which its intensity give nearest FH to measurement data
     CT = 0;
     Cf = 0;
     for u = FT S:FT ST
        CT = C\overline{T}+1;
        mI = 200;
        for v = 1:round(max(fhm))+1+5
           Cf = Cf+1;
           fERR(Cf, 1) = abs(AmpC N2(v) - IP(u));
           if fERR(Cf,1) <ml</pre>
             mI = fERR(Cf, 1);
             fhC = v-1;
           end
        end
        FHC(CT) = fhC; % Find the FH of each intensity which
nearest to measured intensity
     end
     Sfhm = size(fhm(FT S:FT ST));
     SFHC = size(FHC);
     if Sfhm(1,1) ~= SFHC(1,1)
        FHC = FHC';
     end
     ERR(Iter,1) = sum((fhm(FT_S:FT_ST)-FHC).^2);
     if ERR(Iter) < mERR
        mERR = ERR(Iter);
        Nindex = Nc;
        Kindex = Kc;
        FHC2 = FHC;
     end
  end
end
if FT ON == 1
$_____
np = [complex(Nindex,Kindex),
                      % refracrive index of composite
                        % which iterated(Nc,Kc)
               % refractive index of air
% refractive index of AlTiC
          1,
          Nh];
<u><u><u></u></u></u>
%======= ASSIGN Rij,Tij ===========
%_____
    for u = 1:length(np)
        for v = 1:length(np)
           rcp(u, v) = (np(u) - np(v)) / (np(u) + np(v));
           tcp(u, v) = 2*np(u) / (np(u)+np(v));
        end
     end
%====== DEFINE 1st composite layer ========
%----COMP-----1
%----2
%----3
     Rdm = rcp(1,2); % Beam which reflect from middle layer
     Rdb = rcp(2,3); % Beam which reflect from bottom layer
```

```
for u = 1:length(fh)
  Bp(u) = (2*pi*fh(u)*np(2))/L;
  Rp(u, 1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*Bp(u)))) / (1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*Bp(u))));
  AmpP(u, 1) = abs(Rp(u, 1))^{2};
  PhsP(u,1) = angle(Rp(u,1));
      end
%______
8=====
          NORMALIZED INTENSITY TO 0-2
                                       _____
  ______
       AmpP_N = AmpP-min(AmpP);
       m_{PN} = 2/max(AmpP_N);
      AmpP_N2 = AmpP_N.*m_PN;
%_____
   if L == 450e-9
      Co = 'b';
       Co2 = 'b*';
   elseif L == 550e-9
       Co = 'g';
       Co2 = 'g*';
   elseif L == 650e-9
       Co = 'r';
       Co2 = 'r*';
   end
plot(fh(1:PLD).*10^9,AmpP N2(1:PLD),Co,fhm,IP,Co2)
legend(['n = ',num2str(Nindex),',k = ',num2str(Kindex)])
title(['Fitting of ',TXT,' disk with ',MTXT,' measurement data with
point ',num2str(FT_S),' to ',num2str(FT_ST),])
ylabel('Intensity ratio')
xlabel('FH(nm)')
grid on
grid minor
end
```

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ข.2 โปรแกรมเพื่อ Optimize sensitivity โดยการเปลี่ยนแปลงความหนาของซิลิกอนและ DLC



```
clc
clear all
8_____
%_____
fh = [0e-9:1e-9:400e-9]; % Flying height (Air gap)
T1 = [0e-9:0.5e-9:2e-9]; % 1st SiO2 thickness
d1 = [45e-9:1e-9:65e-9];
                              % 1st DLC thickness
T2 = [2e-9:0.5e-9:4e-9];
d2 = [15e-9:1e-9:35e-9];
                              % SiO2 thickness
T2 = [2e-9:0.3e 5.1e 1];

d2 = [15e-9:1e-9:35e-9];

WL = [450e-9,550e-9,650e-9];

% Vave length 650/550/450e-9
% only are allowed
Add layer = 'Si';
<u>%</u>_____
<u><u><u></u></u></u>
CL = 0;
MX = 0;
for iL = 1:length(WL)
   L = WL(iL);
   cL = cL+1; % Define loop number
   cs = 0;
if L == 450e-9
          Ng = 1.54+0.02i;
                                % r.
% DLC
% Air
% AlT
                                     % Glass
                                   8 Si a.
8 SiO2
8 Al2O3
DIC
          Ns = 4.419+1.328i;
                                      % Si amorphous
          Nso = 1.465;
Nal = 1.78;
          Nd = 2.169 + 0.2087i;
          Na = 1;
                                     % AlTiC
          Nh = 2.39 + 0.432i;
   elseif L == 550e-9
          Nq = 1.51 + 0.01i;
                                      % Glass
                                    % Si amorphous
          Ns = 4.232 + 0.634i;
          Nso = 1.459;
Nal = 1.77;
                                      % SiO2
                                    % A1203
          Nd = 2.1699+0.1416i;
                                      % DLC
                                      % Air
          Na = 1;
          Nh = 2.354 + 0.363i;
                                       % AlTiC
   elseif L == 650e-9
         Ng = 1.52;
                                      % Glass
          Ns = 4.014 + 0.309i;
                                      % Si amorphous

      Nso = 1.456;
      % SiO2

      Nal = 1.765;
      % Al203

                                      % Al2O3
          Nd = 2.1631 + 0.0985i;
                                      % DLC
          Na = 1;
                                      % Air
     Nh = 2.289+0.344i; % AlTiC
   end
      %----GLASS----1
       %----SiO2----2
       %----JLC1----3
       %-----4
       %----DLC2----5
       %----6
       %----7
      if Add layer == 'S'
      n = [Ng, % Glass
Nso, % SiO2 (T1)
Nd, % DLC 1
Nso, % SiO2 (T2)
Nd, % DLC 2
```

```
Na,
              % Air
         Nh];
              % AlTiC
      elseif Add layer == 'A'
             % Glass
      n = [Ng,
               % Al2O3 1
        Nal,
              % DLC 1
         Nd,
              % Al2O3 2
         Nal,
               % DLC 2
         Nd,
               % Air
         Na,
              % AlTiC
        Nh];
      elseif Add_layer == 'Si'
      n = [Ng,
              % Glass
               % Sil
        Ns,
               % DLC 1
         Nd,
               % Si2
         Ns,
               % DLC 2
        Nd,
               % Air
        Na,
        Nh];
              % AlTiC
      end
%======= ASSIGN Rij,Tij
                           _____
for u = 1:length(n)
      for v = 1: length(n)
         r(u, v) = (n(u) - n(v)) / (n(u) + n(v));
         t(u,v) = 2*n(u) / (n(u)+n(v));
      end
   end
   c= 0;
   cd = 0;
   for z = 1:length(T1)
      for x = 1:length(d1)
         for w = 1: length(T2)
           for v = 1:length(d2)
              for u = 1:length(fh)
%===== DEFINE 1st composite layer
                                _____
%_____
%----DLC2----5
%----6
%----7
   Rdm = r(5,6); % Beam which reflect from middle layer
   Rdb = r(6,7); % Beam which reflect from bottom layer
   B(u) = (2*pi*fh(u)*n(6))/L; % BETA, Below r of composite 1
   rc1(u,1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*B(u))))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*B(u))));
8_____
%===== DEFINE 2nd composite layer =======
%-----4
%----5
%----COMP1----rc1
A(v,1) = (2*pi*d2(v)*n(5))/L; % ALPHA, Below r of material
Rdm = r(4,5); % Beam which reflect from middle layer
Rdb = rc1(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
rc2(v,u) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*A(v,1)))) / (1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*A(v,1))));
<u><u><u></u></u></u>
%===== DEFINE 3rd composite layer
                              _____
%----3
%-----4
%----comp2----rc2
```

```
G(w,1) = (2*pi*T2(w)*n(4))/L; % ALPHA, Below r of material
Rdm = r(3,4); % Beam which reflect from middle layer
Rdb = rc2(v,u); % Beam which reflect from bottom layer
rc3(w,v,u) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*G(w,1)))) / (1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*G(w,1))));
%_____
%===== DEFINE 4th composite layer
                                 _____
%_____
%-----Glass----2
%----3
%----COMP3----rc3
O(x,1) = (2*pi*d1(x)*n(3))/L;  % ALPHA, Below r of material
Rdm = r(2,3); % Beam which reflect from middle layer
Rdb = rc3(w,v,u); % Beam which reflect from bottom layer
rc4(x,w,v,u)=
(Rdm+Rdb*(exp(2*i*O(x,1))))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*O(x,1))));
%______
%====== DEFINE 5th composite layer ========
%-----Glass----1
%-----2
%----COMP4----rc4
AL = (2*pi*T1(z)*n(2))/L; % ALPHA, Below r of material
                % Beam which reflect from middle layer
Rdm = r(1, 2);
Rdb = rc4(x,w,v,u); % Beam which reflect from bottom layer
rc5(z,x,w,v,u) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*AL)))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*AL)));
                 Amp(z, x, w, v, u) = abs(rc5(z, x, w, v, u))^2;
                   Phs(z,x,w,v,u) = angle(rc5(z,x,w,v,u));
                if u == length(fh)
             AmpN(z, x, w, v, :) = Amp(z, x, w, v, :) - min(Amp(z, x, w, v, :));
             mN = 2/max(AmpN(z,x,w,v,:));
             AmpN2(z, x, w, v, :) = AmpN(z, x, w, v, :) .*mN;
                   %======= SENSITIVITY ========
                   cs = cs+1;
             S_arr1 = [1, 10, 20, 30, 40, 50];
             S arr2 = [2, 12, 22, 32, 42, 52];
             DS_I = AmpN2(z,x,w,v,S_arr2)-AmpN2(z,x,w,v,S_arr1);
            % Dummy to store first rc3, cal from 1st value of FH
                  S I(cs, cL) = sum(DS I);
                   if cL == 1
                      Mt index(cs,1) = z; % 1st SiO2 layer
                    Mt index(cs,2) = x; % 1st DLC layer
                      Mt index(cs,3) = w; % 2nd SiO2 layer
                      Mt index(cs,4) = v; % 2nd DLC layer
                   end
                end
                end
             end
         end
      end
   end
%======= STORE SENSITIVITY OF EACH WAVELENGTH ==========
if cL == 1
      AmpB = AmpN2;
      S I1 = S I(:, CL);
   elseif cL == 2
      AmpG = AmpN2;
      S I2 = S I(:, CL);
```

```
elseif cL == 3
       AmpR = AmpN2;
       S_I3 = S_I(:,cL);
   end
end
%-----
S======= END CALCULATION LOOP
                                  _____
%===== POST PROCESSING LOOP ======
S_{IA} = S_{I1+S_{I2+S_{I3}}}
for xs = 1:cs
   if S_IA(xs) == max(S_IA)
      MX = MX+1;
      M index(MX) = xs;
   end
end
for i = 1:length(M index)
   SiO1(i) = Mt_index(M_index(i),1);
DLC1(i) = Mt_index(M_index(i),2);
SiO2(i) = Mt_index(M_index(i),3);
   DLC2(i) = Mt index(M index(i), 4);
   DLC1 T(i) = d1(DLC1(i)) * 10^9;
   SiO1 T(i) = T1(SiO1(i)) * 10^9;
   DLC2 T(i) = d2 (DLC2(i)) * 10^9;
   SiO2 T(i) = T2(SiO2(i)) * 10^9;
```

```
end
```

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ข.3 โปรแกรมเพื่อวิเคราะห์ Sensitivity ที่ได้จากโปรแกรม ข.2 (ต้องทำการ Run โปรแกรม ข.2 ก่อน)

สามารถ Run โปรแกรม ข.2 และบันทึกผลของโปรแกรมไว้ก่อนและนำผลมาเรียกใช้กับ โปรแกรม ข.3 เพื่อวิเคราะห์ Sensitivity ในการวัด Flying height ในช่วงความหนาที่ต้องการ


```
for u = 1:length(fh)
    AmpBP(u, 1) = AmpB(SiO1, DLC1, SiO2, DLC2, u);
    AmpGP(u, 1) = AmpG(SiO1, DLC1, SiO2, DLC2, u);
    AmpRP(u, 1) = AmpR(SiO1, DLC1, SiO2, DLC2, u);
end
%----Glass----1
%----2
%----3lTiC----3
for iL = 1:length(WL)
       L = WL(iL);
        CL = CL+1;
                                              % Define loop number
         if L == 450e-9
                                              % Glass
            Ng = 1.54 + 0.02i;
                                               % Si amorphous
            Ns = 4.419+1.328i;
                                               % SiO2
            Nso = 1.465;
            Nal = 1.78;
                                               % A1203
            Nd = 2.169 + 0.2087i;
                                               % DLC
            Na = 1;
                                               % Air
            Nh = 2.39 + 0.432i;
                                              % AlTiC
    elseif L == 550e-9
                                               % Glass
            Nq = 1.51 + 0.01i;
            Ns = 4.232 + 0.634i;
                                              % Si amorphous
            Nso = 1.459;
                                              % SiO2
            Nal = 1.77;
                                               % A1203
            Nd = 2.1699 + 0.1416i;
                                              % DLC
            Na = 1;
                                               % Air
            Nh = 2.354 + 0.363i;
                                               % AlTiC
    elseif L == 650e-9
            Nq = 1.52;
                                              % Glass
            Ns = 4.014 + 0.309i;
                                              % Si amorphous
            Nso = 1.456;
                                              % SiO2
            Nal = 1.765;
                                               % A1203
            Nd = 2.1631 + 0.0985i;
                                               % DLC
            Na = 1;
                                               % Air
            Nh = 2.289 + 0.344i;
                                               % AlTiC
    end
      ng = [Ng, % Glass
            Na, 🖇 Air
            Nh];
                   % AlTiC
    for u = 1:length(ng)
        for v = 1:length(ng)
            rg(u,v) = (ng(u) - ng(v)) / (ng(u) + ng(v));
            tg(u,v) = 2*ng(u) / (ng(u)+ng(v));
        end
    end
    for u = 1:length(fh)
   Rdm = rg(1,2); % Beam which reflect from middle layer
   Rdb = rq(2,3); % Beam which reflect from bottom layer
   Bq(u) = (2*pi*fh(u)*nq(2))/L; % BETA, Below r of composite model
   Rq(u,1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*Bq(u))))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*Bq(u))));
   % Light reflect from composite model
   Ampg(u, 1) = abs(Rg(u, 1))^{2};
   Phsg(u,1) = angle(Rg(u,1));
    end
    AmpgN = Ampg-min(Ampg);
   mgN = 2/max(AmpgN);
    AmpgN2 = AmpgN.*mgN;
    if L == 450e-9
        AMPG NB = AmpgN2;
    elseif L == 550e-9
        AMPG NG = AmpgN2;
```

```
elseif L == 650e-9
       AMPG NR = AmpgN2;
   end
end
if PLC == 2
   switch FX
           case '24'
               FX1 = 2;
               FX2 = 4;
               F1 = length(T1);
               F2 = length(T2);
               X = T1.*10^{9};
               Y = T2.*10^{9};
               TF1 = d1. * 10^9;
               TF2 = d2.*10^9;
               XTXT = [Add layer, ' 1st layer'];
               YTXT = [Add layer, ' 2nd layer'];
               TTXT = ['Sensitivity: fixed DLC 1st at
FX1 = 1;
               FX2 = 3;
               F1 = length(d1);
               F2 = length(d2);
               X = d1. * 10^9;
               Y = d2. * 10^9;
               TF1 = T1.*10^{9};
               TF2 = T2.*10^9;
               XTXT = 'DLC 1st layer';
               YTXT = 'DLC 2nd layer';
               TTXT = ['Sensitivity: fixed ',Add_layer,' 1st at
',num2str(T FX),' nm and 2nd layer at ',num2str(T FX2),' nm'];
           case '34'
               FX1 = 3;
               FX2 = 4;
               F1 = length(T1);
               F2 = length(d1);
               X = T1.*10^{9};
               Y = d1.*10^9;
               TF1 = T2.*10^9;
               TF2 = d2.*10^{9};
               XTXT = [Add_layer, ' 1st layer';
             YTXT = 'DLC 1st layer';
               TTXT = ['Sensitivity: fixed ',Add layer,' 1st at
',num2str(T FX),' nm and 1st DLC layer at ',num2str(T FX2),' nm'];
           end
  sT FX = num2str(T FX);
  fsT FX = findstr(sT FX,'.');
  sT FX2 = num2str(T FX2);
  fsT FX2 = findstr(sT FX2,'.');
   if fsT FX > 0
           T FX = T FX + 100;
           TF1 = TF1.*100;
           Plus1 = 1;
  end
   if fsT FX2 > 0
           T FX2 = T FX2 * 100;
           TF2 = TF2.*100;
           Plus2 = 1;
  end
   for i = 1:length(TF1)
```

```
if round(T FX) == round(TF1(i))
            TF L = i;
        end
    end
    for i = 1:length(TF2)
        if round(T FX2) == round(TF2(i))
            TF L2 = i;
        end
    end
    if Plus1 == 1;
        T_FX = T_FX/100;
        TF1 = TF1./100;
    end
    if Plus2 == 1;
        T FX2 = T FX2/100;
        TF2 = TF2./100;
    end
    ck = 0;
    for i = 1:cs
        if Mt index(i,FX1) == TF L && Mt index(i,FX2) == TF L2
            ck = ck+1;
            T index(ck,1) = i;
        end
    end
    ck2 = 0;
    for i = 1:F1
        for j = 1:F2
            ck2 = ck2+1;
            S_{IAT}(i,j) = S_{IA}(T_{index}(ck2));
        end
    end
    S IAP = ((S IA-0.6013)./0.6013).*100;
    S IAT = ((S IAT-0.6013)./0.6013).*100;
    for i = 1:F1
        for j = 1:F2
            if S IAT(i,j)< 0</pre>
                S IAT(i,j) = 0;
            end
        end
    end
    for i = 1:F1
        for j = 1:F2
            if S_IAT(i,j) == max(max(S_IAT))
                XM = X(i);
                YM = Y(j);
            end
        end
    end
    contourf(X,Y,S IAT',20)
    colorbar
    grid minor
    title(TTXT)
    xlabel(XTXT)
    ylabel(YTXT)
    hold on
   plot(XM,YM,'-
mo','LineWidth',2,'MarkerEdgeColor','w','MarkerFaceColor','b','marker
size',6);
```

```
text(XM,YM-((Y(2)-Y(1))),['\fontsize{13}\bf\color{white} S =
',num2str(max(max(S_IAT))),' at (',num2str(XM),',',num2str(YM),')'])
hold on
end
```



ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ข.4 โปรแกรมเพื่อ Fitting ความเข้มแสงที่ได้จากการวัดเพื่อหาความหนาของฟิล์ม และ คำนวณ Sensitivity ที่ได้จากความหนานั้น



จุฬาลงกรณมหาวทยาลย

```
clc
clear all
fh = [0e-9:1e-9:500e-9]; % Flying height (Air gap)
WL = [450e-9, 550e-9, 650e-9];
                          % Wave length Red 650, green 550,
                           % blue 450
Mode = 1;
                           % Measurement condition 1: AVG data
                           % of Si1/DLC77 (3Layers)
                           % 2: AVG data of 5Layers disk
FT ON = 1;
                    % Fitting loop ON = 1, OFF = 0
FT^{-}S = 1;
                    % Fit start and stop
FT ST = 4;
PLD = 100;
                 % PLOT display to this FH
SHF = 0;
                % Amount of FH shift of each point, minimum
               % value can't lower than -19
               % Thickness range of DLC1
% Thickness range
DS1 = [60, 80];
                 % Thickness range of DLC1
% Thickness range of Si1
% mbich
DS2 = [21, 29];
SS1 = [0.5, 1.2];
SS2 = [2.5, 3.5];
                   % Thickness range of Si2
SD = 1;
               % Step to vary DLC thickness for iteration loop
ST = 0.01;
               % Step to vary Si thickness for iteration loop
SC = 20;
               % Sensitivity cal Only 20 and 50 can be input
<u><u><u>8</u></u></u>
%====== DEFINE RELATION
                              _____
if Mode == 1
   MEA = 1;
   DS2 = [1,1];
   SS2 = [1,1];
   fhm1(1) = 18.94;
   fhm1(2) = 44.6;
   fhm1(3) = 63;
   fhm1(4) = 83.2;
elseif Mode == 2
   MEA = 2;
   fhm2(1) = 16.09;
   fhm2(2) = 42.2;
   fhm2(3) = 60.6;
   fhm2(4) = 80.54;
end
%======== CALCULATION
<u>&_____</u>
mERR = 1000;
Iter = 0;
for di2 = DS2(1):SD:DS2(2)
   for Ti2 = SS2(1):ST:SS2(2)
      for di = DS1(1):SD:DS1(2)
         for Ti = SS1(1):ST:SS1(2)
         d = di * 1e - 9;
         T = Ti * 1e - 9;
         if Mode == 1
             d2 = 0;
```

```
T2 = 0;
   else
       d2 = di2*1e-9;
       T2 = Ti2*1e-9;
   end
   Iter = Iter+1;
for LC = 1:length(WL)
   L = WL(LC);
if L == 450e-9
                                  % Glass
   Ng = 1.54 + 0.02i;
   Ns = 4.419+1.328i;
                                   % Si amorphous
   Nd = 2.169 + 0.2087i;
                                   % DLC
   Na = 1;
                                   % Air
                                   % AlTiC
   Nh = 2.39 + 0.432i;
   if Mode == 1
       PT1(1) = 524.182;
       PT1(2) = 763.879;
       PT1(3) = 881.348;
       PT1(4) = 949.955;
    PT1_min(1) = 223;
PT1_min(2) = 226.4;
PT1_min(3) = 213;
       PT1 min(4) = 212.4;
    PT1_max(1) = 961.6;
       PT1_max(2) = 949;
       PT1 max(3) = 963.8;
       PT1_max(4) = 978.6;
   elseif Mode == 2
       PT2(1) = 719.313;
       PT2(2) = 978.59;
       PT2(3) = 1102.848;
       PT2(4) = 1140.988;
    9 _____
       PT2_min(1) = 298.6;
       PT2_min(2) = 302.4;
       PT2_min(3) = 289.8;
       PT2_min(4) = 287.4;
    8_____
       PT2 max(1) = 1152.8;
       PT2 max(2) = 1131.4;
      PT2 max(3) = 1174.8;
       PT2 max(4) = 1160.6;
   end
elseif L == 550e-9
Ng = 1.51 + 0.01i;
                                 % Glass
   Ns = 4.232 + 0.634i;
                                  % Si amorphous
   Nd = 2.1699 + 0.1416i;
                                   % DLC
   Na = 1;
                                   % Air
   Nh = 2.354 + 0.363i;
                                   % AlTiC
   if Mode == 1
       PT1(1) = 530.599;
       PT1(2) = 850;
       PT1(3) = 1058.223;
       PT1(4) = 1221.336;
   §_____
       PT1 min(1) = 298.4;
       PT1 min(2) = 283.2;
       PT1_min(3) = 280.8;
       PT1 min(4) = 271;
```

PT1 max(1) = 1378.4; $PT1_max(2) = 1378.4;$ PT1 max(3) = 1378.6;PT1 max(4) = 1387.6;elseif Mode == 2 PT2(1) = 879.494;PT2(2) = 1350.186;PT2(3) = 1672.807;PT2(4) = 1901.923;§_____ $PT2_min(1) = 434.6;$ PT2 min(2) = 428.8; $PT2^{min}(3) = 406;$ PT2 min(4) = 398.8;PT2 max(1) = 2083; $PT2_max(2) = 2069;$ $PT2_max(3) = 2090;$ PT2 max(4) = 2086.8;end elseif L == 650e-9Nq = 1.52;% Glass Ns = 4.014 + 0.309i;% Si amorphous Nd = 2.1631 + 0.0985i;% DLC Na = 1; % Air Nh = 2.289 + 0.344i;% AlTiC if Mode == 1 PT1(1) = 540.167;PT1(2) = 947.603;PT1(3) = 1262.077;PT1(4) = 1532.146; $PT1_min(1) = 364;$ $PT1_min(2) = 338.6;$ $PT1_min(3) = 330.2;$ $PT1_min(4) = 317;$ §_____ $PT1_max(1) = 1961.6;$ PT1 max(2) = 1979.2;PT1 max(3) = 1971.2;PT1 max(4) = 1980.4;elseif Mode == 2 PT2(1) = 970.224;PT2(2) = 1629.896; PT2(3) = 2133.666;PT2(4) = 2550.377;PT2 min(1) = 572.4;PT2 min(2) = 559.6;PT2 min(3) = 517.8;PT2 min(4) = 508.8;PT2 max(1) = 3188.6;PT2 max(2) = 3179.4;PT2 max(3) = 3206.6;PT2 max(4) = 3200.6;end end %_____ 8====== ASSIGN Rij,Tij _____

```
n =[Ng, % Glass
              % Si
        Ns,
              % DLC
        Nd,
              % Si2
        Ns,
              % DLC2
        Nd,
              % Air
        Na,
        Nh];
              % AlTiC
     for u = 1:length(n)
        for v = 1:length(n)
           r(u, v) = (n(u) - n(v)) / (n(u) + n(v));
           t(u, v) = 2*n(u) / (n(u)+n(v));
        end
     end
<u>%_____</u>
%===== DEFINE 1st composite layer ========
%---- DLC2---- 5
%----Air---- 6
%----7
     for u = 1:length(fh)
     Rdm = r(5,6); % Beam which reflect from middle layer
Rdb = r(6,7); % Beam which reflect from bottom layer
     B = (2*pi*fh(u)*n(6))/L; % BETA, Below r of composite 1
     rc1(u, 1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*B))) / (1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*B)));
%_____
%====== DEFINE 2nd composite layer ========
%--Add layer2-- 4 🏉
%---- 5
%----COMP1----rc1
        A = (2*pi*d2*n(5))/L; % ALPHA, Below r of material
        Rdm = r(4,5); Beam which reflect from middle layer
        Rdb = rc1(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
        rc2(u,1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*A))) / (1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*A)));
<u><u><u></u></u></u>
%====== DEFINE 3rd composite layer ========
%----- 3
%--Add layer2-- 4
%----COMP2----rc2
        G = (2*pi*T2*n(4))/L; % ALPHA, Below r of material
        Rdm = r(3,4); % Beam which reflect from middle layer
        Rdb = rc2(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
        rc3(u, 1) = (Rdm + Rdb*(exp(2*i*G))) / (1 + Rdm*Rdb*(exp(2*i*G)));
8_____
%===== DEFINE 4th composite layer ========
%--Add layer1--2
%-----3
%----comp2----rc3
        O = (2*pi*d*n(3))/L; % ALPHA, Below r of material
        Rdm = r(2,3); % Beam which reflect from middle layer
        Rdb = rc3(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
        rc4(u, 1) = (Rdm + Rdb*(exp(2*i*0))) / (1 + Rdm*Rdb*(exp(2*i*0)));
%====== DEFINE 5th composite layer ========
%-----Glass----1
%--Add layer1--2
```

```
%----comp2----rc4
         Q = (2*pi*T*n(2))/L; % ALPHA, Below r of material
         Rdm = r(1,2); % Beam which reflect from middle layer
         Rdb = rc4(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
         rc5(u, 1) = (Rdm + Rdb*(exp(2*i*Q))) / (1 + Rdm*Rdb*(exp(2*i*Q)));
         Amp(u, 1) = abs(rc5(u, 1))^2;
         Phs(u, 1) = angle(rc5(u, 1));
      end
<u><u><u></u>
</u></u>
%====== NORMALIZED INTENSITY TO 0-2
                                   _____
AmpN = Amp-min(Amp);
   mN = 2/max(AmpN);
   AmpC N2 = AmpN.*mN;
<u>%______</u>
°.....
% Use intensity from measurement from each case to re-plot FH
      if MEA == 1
         PT = PT1;
         PT min = PT1 min;
         PT max = PT1 max;
         fhm = fhm1+SHF;
         MTXT = '1st';
      elseif MEA == 2

PT = PT2;
         PT min = PT2_min;
         PT_max = PT2_max;
         fhm = fhm2+SHF;
         MTXT = '2nd';
      elseif MEA == 0
         ac1 = 0;
         %==== Merge data from 1&2 measurement ===
         for a1 = 1:length(fhm1)
             fhmd(a1,1) = fhm1(a1);
             PTd(a1,1) = PT1(a1);
             PTd_min(a1,1) = PTl_min(a1);
             PTd_max(a1,1) = PT1_max(a1);
         end
          for a2 = length(fhm1)+1:length(fhm1)+length(fhm2)
             ac1 = ac1+1;
             fhmd(a2,1) = fhm2(ac1);
          PTd(a2,1) = PT2(ac1);
            PTd min(a2,1) = PT2 min(ac1);
          PTd max(a2,1) = PT2_max(ac1);
         end
         %=== Sort intensity data by assending fh ===
         fhmdS = sort(fhmd);
         for as = 1:length(fhmd)
             for as2 = 1:length(fhmd)
                if fhmdS(as) == fhmd(as2)
                   A index(as,1) = as2;
                end
             end
         end
         %=== Define all necessary input parameters ==
         for Is = 1:length(fhmd)
             PT(Is,1) = PTd(A index(Is));
             PT min(Is,1) = PTd min(A index(Is));
             PT max(Is,1) = PTd max(A index(Is));
```

```
end
          fhm = fhmdS+SHF;
          MTXT = 'ALL';
       end
       for m = 1:length(fhm)
          IP(m) = ((PT(m)-PT min(m))/(PT max(m)-PT min(m)))*2;
          if IP(m) < 0
              IP(m) = 0;
          end
       end
       if FT_ON == 0
          break, end
<u>%_____</u>
% Fit N&K which its intensity give nearest FH to measurement data
      CT = 0;
       Cf = 0;
       for u = FT S:FT ST
          CT = CT+1;
          mI = 200;
          for v = 1:round(max(fhm))+1+5
              Cf = Cf+1;
              fERR(Cf, 1) = abs(AmpC N2(v) - IP(u));
              if fERR(Cf, 1) <ml</pre>
                mI = fERR(Cf, 1);
                 fhC = v-1;
              end
          end
          FHC(CT) = fhC; % Find the FH of each intensity which
nearest to measured intensity
       end
       Sfhm = size(fhm(FT S:FT ST));
       SFHC = size(FHC);
       if Sfhm(1,1) ~= SFHC(1,1)
          FHC = FHC';
       end
       ERR = sum((fhm(FT_S:FT_ST)-FHC).^2);
       if LC == 1
          ERR1 = ERR;
          nb = n;
          IPB = IP;
       elseif LC == 2
          ERR2 = ERR;
          ng = n;
          IPG = IP;
       elseif LC == 3
        ERR3 = ERR;
          nr = n;
          IPR = IP;
       end
       end
       SERR = ERR1+ERR2+ERR3;
       if SERR< mERR
          mERR = SERR;
          Tindex = T;
          dindex = d;
          Tindex2 = T2;
          dindex2 = d2;
          FHC2 = FHC;
```

```
end
       end
     end
  end
end
if FT ON == 1
%====== FOR PLOT
                      ______
 ______
                                  _____
%====== DEFINE 1st composite layer
                           _____
---DLC----3
%----Air----4
%----5
for LC = 1:length(WL)
  L = WL(LC);
  if LC == 1
    n = nb;
  elseif LC == 2
    n = nq;
  elseif LC == 3
     n = nr;
  end
     for u = 1: length(n)
       for v = 1:length(n)
          r(u, v) = (n(u) - n(v)) / (n(u) + n(v));
          t(u, v) = 2*n(u) / (n(u) + n(v));
       end
    end
%===== DEFINE 1st composite layer
                         _____
%---- 5
%----6
%----7
     for u = 1:length(fh)
     Rdm = r(5,6); % Beam which reflect from middle layer
     Rdb = r(6,7); % Beam which reflect from bottom layer
     B = (2*pi*fh(u)*n(6))/L; % BETA, Below r of composite 1
     rc1(u,1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*B)))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*B)));
%===== DEFINE 2nd composite layer ========
%--Add layer2-- 4
%---- 5
%----COMP1----rc1
    A = (2*pi*dindex2*n(5))/L; % ALPHA, Below r of material
    Rdm = r(4,5); % Beam which reflect from middle layer
     Rdb = rc1(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
     rc2(u,1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*A)))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*A)));
%====== DEFINE 3rd composite layer ========
%_____
%---- 3
%--Add layer2-- 4
%----COMP2----rc2
     G = (2*pi*Tindex2*n(4))/L; % ALPHA, Below r of material
     Rdm = r(3,4); % Beam which reflect from middle layer
     Rdb = rc2(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
     rc3(u,1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*G)))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*G)));
```

```
%===== DEFINE 4th composite layer
                                   _____
%--Add layer1--2
%----3
%----comp2----rc3
       O = (2*pi*dindex*n(3))/L; % ALPHA, Below r of material
       Rdm = r(2,3); % Beam which reflect from middle layer
       Rdb = rc3(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
       rc4(u, 1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*O)))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*O)));
%===== DEFINE 5th composite layer
                                   _____
%-----Glass----1
%--Add layer1--2
%----COMP2----rc4
       Q = (2*pi*Tindex*n(2))/L; % ALPHA, Below r of material
       Rdm = r(1,2); % Beam which reflect from middle layer
Rdb = rc4(u,1); % Beam which reflect from bottom layer
       rc5(u,1) = (Rdm+Rdb*(exp(2*i*Q)))/(1+Rdm*Rdb*(exp(2*i*Q)));
       Amp(u, 1) = abs(rc5(u, 1))^2;
       Phs(u,1) = angle(rc5(u,1));
      end
_____
%====== NORMALIZED INTENSITY TO 0-2
AmpN = Amp-min(Amp);
   mN = 2/max(AmpN);
   AmpP N2 = AmpN.*mN;
   if L == 450e-9
      Cb = 'b';
      Cb2 = 'b*';
      AMPP NB = AmpP N2;
   elseif L == 550e-9
      Cg = 'g';
      Cg2 = 'g*';
      AMPP NG = AmpP N2;
   elseif L == 650e-9
      Cr = 'r';
      Cr2 = 'r*';
      AMPP NR = AmpP N2;
   end
end
if SC == 20
   S arr1 = [1, 10, 20];
   S arr2 = [2, 12, 22];
   GSEN = 0.1929;
elseif SC == 50
   S arr1 = [1, 10, 20, 30, 40, 50];
   S arr2 = [2, 12, 22, 32, 42, 52];
   GSEN = 0.6013;
end
SB = sum(abs(AMPP NB(S arr2)-AMPP NB(S arr1)));
SG = sum(abs(AMPP_NG(S_arr2)-AMPP_NG(S_arr1)));
SR = sum(abs(AMPP_NR(S_arr2)-AMPP_NR(S_arr1)));
SEN = SB+SG+SR;
SENP = ((SEN-GSEN)/GSEN)*100;
fh = fh. * 10^9;
plot(fh(1:PLD),AMPP NB(1:PLD),Cb,fhm,IPB,Cb2,fh(1:PLD),AMPP NG(1:PLD)
,Cg,fhm,IPG,Cg2,fh(1:PLD),AMPP NR(1:PLD),Cr,fhm,IPR,Cr2)
if Mode == 1
```



ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ประวัติผู้เขียนวิทยานิพนธ์

นายกรกช เพชรดี เกิดเมื่อวันที่ 3 มิถุนายน พ.ศ. 2528 ที่กรุงเทพมหานคร สำเร็จ การศึกษาปริญญาวิศวกรรมศาสตรบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมการบินและอวกาศยาน คณะ วิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเกษตรศาสตร์ ปีการศึกษา 2549 และได้เข้าศึกษาต่อในหลักสูตร วิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล คณะวิศวกรรมศาสตร์ จุพาลงกรณ์ มหาวิทยาลัยในปีการศึกษา 2551



ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย