

บทที่ ๑

บทนำ



## ๑. บททั่วไปและความเป็นมาของปัญหา

โครงสร้างเปลือกบางเป็นตัวอย่างอันหนึ่งขององค์อาคารที่มีความแข็งแรงและสามารถรับแรงกระทำได้โดยรูปร่างและลักษณะของโครงสร้างเป็นหลัก ซึ่งแตกต่างออกไปจากองค์อาคารส่วนอื่น ๆ ที่ต้องใช้ขนาดเป็นหลัก ฉะนั้นผู้ออกแบบจึงได้พยายามที่จะออกแบบโครงสร้างเปลือกบางให้มีความหนาแน่นที่สุดเท่าที่ในทางปฏิบัติการก่อสร้างจะทำได้ เพื่อที่ว่าน้ำหนักคงที่ของโครงสร้างจะได้ลดน้อยลงและทำให้โครงสร้างเปลือกบางนี้เกิดความเค้นเนื่องจากแรงดัดน้อยที่สุด

ในการวิเคราะห์พฤติกรรมของโครงสร้างเปลือกบางเมื่อถูกแรงภายนอกกระทำตามทฤษฎีกลศาสตร์นั้น สมการพื้นฐานซึ่งบรรยายพฤติกรรมของวัตถุอยู่ในรูปของสมการดิฟเฟอเรนเชียล (Differential Equations) แบบพาร์เซียลภายใต้เงื่อนไขขอบบนพื้นผิวของวัตถุ (Boundary Value Problems in Mechanics) สมการประเภทนี้อยู่ในรูปของคณิตศาสตร์ที่ยุ่งยากซับซ้อนและทำได้หลายแบบแต่ละแบบขึ้นอยู่กับสมมติฐานที่ใช้ ฉะนั้นการวิเคราะห์หาคำตอบแน่นอนของสมการชุดเหล่านี้จะเป็นไปได้ในกรณีที่เรขาคณิตและคุณสมบัติของวัตถุที่พิจารณาประกอบด้วยเงื่อนไขขอบบนพื้นผิวอยู่ในรูปแบบง่าย ๆ เท่านั้น

ดังนั้นเราจึงนิยมหาคำตอบโดยประมาณของปัญหาดังกล่าว เมื่อเงื่อนไขที่กำหนดให้มีความซับซ้อน วิธีการหาคำตอบโดยประมาณมีด้วยกันหลายวิธีแต่ละวิธีต่างมุ่งหวังที่จะเปลี่ยนรูปสมการดิฟเฟอเรนเชียล (Differential Equations) ไปเป็นชุดของสมการเชิงเส้น (Linear Equations) ซึ่งสะดวกในการหาคำตอบโดยใช้เครื่องคำนวณคอมพิวเตอร์ (Computer) วิธีการไฟไนท์เอลเมนต์ (The Finite Element Method (F.E.M)) เป็นวิธีการหนึ่งที่กำลังเป็นที่

นิยมอย่างกว้างขวางในวงการของนักวิจัยระดับสูงและงานในทางปฏิบัติทั่วไป (๒) การวิเคราะห์พฤติกรรมของโครงสร้างในการวิจัยนี้จึงจะใช้วิธีการของไฟไนท์เอลเมนต์

หลักเบื้องต้นของวิธีไฟไนท์เอลเมนต์ คือโครงสร้างจริงถูกแทนด้วยโครงสร้างสมมุติซึ่งเกิดจากการรวมตัวกันของชิ้นส่วนย่อยๆที่เชื่อมต่อกันตรงจุดที่กำหนดให้เรียกว่าซิว (Nodal Points)

(๓) และกำหนดฟังก์ชันการเคลื่อนที่ (The Displacement Model) ของจุดต่างๆในชิ้นส่วนย่อยเพื่อใช้แสดงพฤติกรรมของโครงสร้างสมมุติ โครงสร้างสมมุติจะมีพฤติกรรมเหมือนโครงสร้างจริงได้มากน้อยขึ้นอยู่กับว่า ชิ้นส่วนย่อย (Elements) ถูกแบ่งให้เล็กลงและมีจำนวนมากเท่าไรพฤติกรรมของโครงสร้างสมมุติก็จะใกล้เคียงกับโครงสร้างจริงยิ่งขึ้นเท่านั้น และชิ้นส่วนย่อยๆจะต้องมีฟังก์ชันการเคลื่อนที่ที่มีคุณสมบัติสำคัญตามต้องการดังต่อไปนี้

๑.๑ มีความต่อเนื่องและประสานเข้ากันได้ระหว่างชิ้นส่วนย่อยข้างเคียง (Compatibility with Adjacent Elements)

๑.๒ ประกอบด้วยการเคลื่อนที่ของวัตถุแข็ง (Inclusion of Rigid Body Displacement)

๑.๓ ประกอบด้วยความเครียดคงที่และสภาพการโค้งงอคงที่ (Inclusion of Constant Strain and Curvature States)

โดยทั่วไปการใช้ฟังก์ชันการเคลื่อนที่ (The Displacement Model) ร่วมกับวิธีการรวมส่วนย่อยโดยตรง (The Direct Stiffness) เป็นที่ยอมรับกันว่าเป็นวิธีที่ง่ายและได้ผลดีซึ่งอาศัยการสมมุติฟังก์ชันการเคลื่อนที่ร่วมกับทฤษฎียืดหยุ่น (Theory of Elasticity) จะสามารถหาสติฟเนสของชิ้นส่วนย่อย (Element Stiffness) แต่ละอันได้ เมื่อนำสติฟเนสของชิ้นส่วนย่อยแต่ละอันมารวมกันเข้าตามลำดับจะได้เป็นสติฟเนสแมทริกซ์ของโครงสร้าง (The Stiffness Matrix of Structure) ซึ่งจะอยู่ในระบบสมการเชิงเส้น (Linear System) มีดีกรีของความอิสระที่ซิวต่าง ๆ (The Nodal Point Degrees of Freedom) ในโครงสร้างเป็นตัวหาราค่าและค่าสติฟเนสกับแรงกระทำที่ซิวเป็นตัวหาราค่า วิธีนี้ใช้ได้ผลกับการวิเคราะห์โครงสร้าง เช่น Plane Truss, Axisymmetric Solid และ Thin Shell

ในงานวิจัยนี้ต้องการศึกษาถึงค่าสติฟเนสของชิ้นส่วนย่อย (Element Stiffness) ใน Local Coordinate และปรับปรุงแก้ไขโปรแกรมคอมพิวเตอร์ (Computer Program) ที่ใช้สำหรับวิเคราะห์โครงสร้างเปลือกบางรูปต่าง ๆ ที่สามารถแบ่งออกเป็นชิ้นส่วนย่อยรูปสี่เหลี่ยมผืนผ้าได้ การวิจัยครั้งนี้จะพิจารณาถึงชิ้นส่วนย่อยแบนราบรูปสี่เหลี่ยมผืนผ้า (Rectangular Element) ที่รับแรงกระทำทั้งในแนวระนาบและแรงดัด (In plane Forces and Bending) ปฏิกริยาในแนวระนาบเป็น Plane Stress ความเครียด (Strain) สามารถแทนได้ด้วยนิพจน์ของฟังก์ชันการเคลื่อนที่ในทิศทาง X และ Y (ตัวแปรการเคลื่อนที่ u และ v ) ของแต่ละชิ้นส่วนสติฟเนสในระนาบของชิ้นส่วนย่อย (The Membrane Stiffness Matrices) หาได้โดยใช้หลักของพลังงานศักย์ต่ำสุด (The Minimization of the Total Potential Energy)

ในทำนองเดียวกันเมื่อพิจารณาถึงแรงดัด (Bending) สภาพความเครียด (Strain) สามารถแทนได้ด้วยนิพจน์ของฟังก์ชันการเคลื่อนที่ในทิศทาง Z (ตัวแปรการเคลื่อนที่ w ) และการหมุนในทิศทางรอบแกน X และแกน Y (ตัวแปรการหมุน  $\theta_x$  และ  $\theta_y$ )

ข้อควรคำนึงสองประการที่สำคัญก่อนการรวมสติฟเนสทั้งสองส่วนเข้าด้วยกันคือ

๑.๑ การเคลื่อนที่ในแนวระนาบจะไม่มีผลกระทบต่อารเปลี่ยนรูปที่เกิดจากแรงดัดและเป็นจริงในทางกลับกันด้วย

๑.๒ ตัวแปรการหมุนรอบแกน Z ( $\theta_z$ ) มิได้เป็นตัว Parameter ในการกำหนดฟังก์ชันการเคลื่อนที่แบบใด ๆ และไม่มีควมเกี่ยวข้องในขบวนการหาสติฟเนสโดยวิธีพลังงานต่ำสุด ฉะนั้นการนำการหมุนรอบแกน Z นี้มาคิดด้วยสามารถทำได้โดยง่ายโดยการกำหนดค่าที่สัมพันธ์กับแรงบิดรอบแกน Z ให้เท่ากับศูนย์ลงในสติฟเนสแมทริกซ์ (Stiffness Matrix)

การรวมสติฟเนสของชิ้นส่วนย่อย (Element Stiffness) เข้าด้วยกันจะเกิดความยุ่งยากขึ้นถ้าชิ้นส่วนย่อยทั้งหมดที่ต่อเชื่อมกันที่ข้อหนึ่งๆอยู่ในระนาบเดียวกัน ทั้งนี้เนื่องจากการกำหนดให้ค่าสติฟเนสที่สอดคล้องกับการหมุนรอบแกน  $Z$  เป็นศูนย์ ชุดสมการสมมูลย์ในระดับชิ้นส่วนย่อยที่ข้อหนึ่งๆจะมีทกสมการซึ่งสมการสุดท้ายที่สอดคล้องกับ  $\theta_z$  จะเป็น  $0 = 0$  สมการเช่นนี้จะทำให้การคำนวณในบางโปรแกรมเกิดความผิดพลาดขึ้นได้ ในกรณีที่ Global Coordinate แตกต่างไปจาก Local Coordinate จำเป็นต้องแปลงค่า Local Stiffness ให้เป็น Global Stiffness โดยการคูณ Local Element Stiffness Matrix ด้วย Transformation Matrix จะได้สมการทกสมการแต่สมการเหล่านี้เป็น Singular (๔)

เพื่อที่จะแก้ปัญหานี้ ค่าสัมประสิทธิ์สติฟเนส (Stiffness Coefficient,  $k'_{\theta z}$ ) ที่เหมาะสมจะถูกใส่ลงไปแทนค่าศูนย์ในเมทริกซ์สติฟเนสของชิ้นส่วนย่อย จะทำให้สมการ  $0 = 0$  ใน Local Coordinate กลายเป็น  $k_{\theta z}; \theta_{z_i} = 0$  ซึ่งเมื่อแปลงจาก Local ไปเป็น Global แล้วจะทำให้ได้สมการที่สามารถคำนวณหาค่าผลลัพธ์ได้

## ๒. บทบทวนงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง

การวิเคราะห์โครงสร้างเปลือกบางโดยวิธีไฟไนท์เอลเมนต์ได้มีผู้เสนอชิ้นส่วนย่อยที่แตกต่างกันหลายรูปแบบซึ่งแบ่งได้เป็นสองพวกคือแผ่นแบนราบ (Plan Form) กับที่เป็นส่วนโค้ง (Type of Curvature) ชิ้นส่วนย่อยทุกอันค่าฟังก์ชันแห่งการประมาณ (Interpolation Function) ที่ใช้ขึ้นอยู่กับจำนวนของข้อในแต่ละชิ้นส่วนและจำนวนดีกรีของความอิสระที่แต่ละข้อ ทฤษฎีของโครงสร้างเปลือกบางที่ใช้สมมติฐานของ Kirchhoff จะมีดีกรีของความอิสระ 5 ค่า (การเคลื่อนที่ตามแกนที่ตั้งฉากกัน 3 ค่าและการหมุนรอบแกนที่สัมผัสกับผิวของโครงสร้าง 2 ค่า)

ชั้นส่วนย่อยของโครงสร้างเปลือกบางเกือบทั้งหมดจะใช้ระบบมีข้ออยู่ที่มุมของชั้นส่วนและแต่ละชั้นมี 5 ดีกรีของความอิสระ ชั้นส่วนย่อยบางอันมีการแบ่งย่อยลงไปอีกโดยการกำหนดข้อที่กึ่งกลางด้านของชั้นส่วนและดีกรีของความอิสระบางอันเท่านั้นที่ถูกลำมาพิจารณา (๕) สำหรับชั้นส่วนที่แต่ละชั้นถูกกำหนดให้ดีกรีของความอิสระเป็น 6 ค่า (การเคลื่อนที่ตามแกนที่ตั้งฉากกัน 3 ค่า การหมุนรอบแกนที่ตั้งฉากกัน 3 ค่า) ซึ่งการรวมสติฟเนสของชั้นส่วนย่อย (ที่มี 6 ดีกรีของความอิสระ) เข้าด้วยกันจะเกิดความยุ่งยากขึ้นในกรณีที่ชั้นส่วนย่อยเหล่านี้ต่อเชื่อมกันที่ข้อหนึ่งๆต่างก็อยู่ในระนาบเดียวกัน ทั้งนี้เพราะการกำหนดค่าสติฟเนสที่สอดคล้องกับการหมุนรอบแกนที่ตั้งฉากกับผิวโครงสร้างเป็นศูนย์ ซึ่งทำให้สมการสุดท้ายที่สอดคล้องกับ  $\theta_z$  ในระดับชั้นส่วนย่อยที่ข้อหนึ่งๆเป็น  $Q = 0$

การแก้ปัญหานี้มี 2 วิธี

๒.๑ โดยการรวมสมการตรงจุดที่ชั้นส่วนย่อยมาเชื่อมต่อในระนาบเดียวกันใน Local Coordinate แล้วจัดสมการ  $Q = 0$  ออกไป

๒.๒ โดยการใส่ค่าสัมประสิทธิ์สติฟเนสที่เหมาะสมลงในตำแหน่งที่สอดคล้องกับ  $\theta_z$  ในสติฟเนสแมทริกซ์ (Stiffness Matrix)

O.C. ZIENKIEWICZ, C.J. PAREKH, และ I.P. KING (๖) ทำการวิเคราะห์ Arch Dams โดยวิธีไฟไนต์เอลเมนต์และได้นำ Fictitious Rotation Stiffness มาใช้ในการแก้ปัญหามการ  $Q = 0$  ในโปรแกรมคอมพิวเตอร์โดยใส่ชุดสัมประสิทธิ์ของ Fictitious Rotation Stiffness ในทุกๆชั้นส่วนย่อยไม่ว่าจะอยู่ในระนาบเดียวกันหรือไม่ สำหรับชั้นส่วนย่อยรูปสามเหลี่ยมชุดสัมประสิทธิ์ Fictitious Rotation Stiffness ที่ใช้ซึ่งจะไม่ทำให้เกิดการเสียสภาพสมดุลย์ในระดับ Local Coordinate สามารถแสดงได้ในรูปแมทริกซ์ (Matrix Form) ดังนี้

$$\begin{bmatrix} M_{zi} \\ M_{zj} \\ M_{zk} \end{bmatrix} = \alpha \text{ ETA} \begin{bmatrix} 1 & -0.5 & -0.5 \\ -0.5 & 1 & -0.5 \\ -0.5 & -0.5 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \theta_{zi} \\ \theta_{zj} \\ \theta_{zk} \end{bmatrix}$$

### ๓. วัตถุประสงค์และขอบเขตของงานวิจัย

วัตถุประสงค์ของงานวิจัยนี้ต้องการศึกษาและปรับปรุงค่าสตีฟเนสของชิ้นส่วนย่อยที่แต่ละชิ้นมี 6 ดีกรีของความอิสระใน Local Coordinate โดยการใช้ค่า Fictitious Rotation Stiffness เพื่อแก้ปัญหาคำนวณในโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่ใช้รันเนื่องจากสมการ  $\underline{0} = \underline{0}$  และดัดแปลงแก้ไขโปรแกรมคอมพิวเตอร์ (Computer Program) ที่มีอยู่ให้เหมาะสมเพื่อใช้ในการวิเคราะห์โครงสร้างเปลือกบางด้วยวิธีไฟไนท์เอลเมนต์ นำผลที่ได้จากการวิเคราะห์ด้วยวิธีไฟไนท์เอลเมนต์มาเปรียบเทียบกับผลที่ได้จากสูตรสำเร็จที่ใช้กันทั่วไป

การวิจัยจะพิจารณาถึงชิ้นส่วนแบนราบรูปสี่เหลี่ยมผืนผ้าที่แต่ละชิ้นมีดีกรีของความอิสระ 6 ดีกรี (การเคลื่อนที่ตามแกน X, Y, Z ที่ตั้งได้ฉากกันและการหมุนรอบแกน X, Y และ Z) ความหนาของชิ้นส่วนย่อยแต่ละชิ้นถือว่าคงที่ เนื้อวัสดุเป็น Linear, Isotropic และ Elastic.