

ผลการทบทวนแบบต่อการกระจายตัวของอุณหภูมิ
ของเจ็ทร้อนที่มุนคงในกระแสลมขวาง

นาย สิทธิพงศ์ สถาพรานันท์

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต

สาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล

คณะวิศวกรรมศาสตร์ จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ปีการศึกษา 2546

ISBN 974-17-4807-8

ลิขสิทธิ์ของจุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

EFFECTS OF TAB ON TEMPERATURE DISTRIBUTION
IN A HEATED SWIRLING JET IN CROSSFLOW

Mr. Sidtipong Sathapornanon

ศูนย์วิทยบรังษยการ
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

A Thesis Submitted in Partial Fulfillment of the Requirements
for the Degree of Master of Engineering in Mechanical Engineering
Department of Mechanical Engineering
Faculty of Engineering
Chulalongkorn University
Academic Year 2003
ISBN 974-17-4807-8

หัวข้อวิทยานิพนธ์	ผลกระทบของແຫັກຕ້ວຂອງຄຸນກົມືຂອງເຈົ້າຮ້ອນທີ່ມູນ ຄວງໃນຮະແສລມຂວາງ
โดย	นาย ສີທິພົງສົມ ສາພວະນະນົມ
สาขาวิชา	วิศวกรรมเครื่องกล
อาจารย์ที่ปรึกษา	รองศาสตราจารย์ ดร. ອະທິ ບຸນູຈິດວາດຸລຍ

คณะวิศวกรรมศาสตร์ จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย อนุมัติให้นักวิทยานิพนธ์ฉบับนี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาบัณฑิต

  คณบดีคณะวิศวกรรมศาสตร์
(ศาสตราจารย์ ดร. ดิเรก ล่าวัณย์ศิริ)
(ศาสตราจารย์ ดร. ชัยพร ไชยวัฒน์ศิริ)

คณะกรรมการสอบวิทยานิพนธ์

(รองศาสตราจารย์ ดร. สมศักดิ์ ไชยะภินันท์)

อาจารย์ที่ปรึกษา
ดร. อศิ บุญจิตราดลย์
(รองศาสตราจารย์ ดร. อศิ บุญจิตราดลย์)

ศูนย์วิทยุธรรมยากร

สำนักงาน มหาวิทยาลัย (รองศาสตราจารย์ ดำรงศักดิ์ มลิตา)

(ศาสตราจารย์ ดร. ปราโมทย์ เดชะอำไพ)

**สิทธิพงศ์ สถาพนานนท์ : ผลกระทบของແບປ່ອກຈາກຮັດງານຂອງອຸນຫຼວມຂອງເຈົ້າທັນ
ທີ່ມູນຄວງໃນຮະແລມຂວາງ (EFFECTS OF TAB ON TEMPERATURE
DISTRIBUTION IN A HEATED SWIRLING JET IN CROSSFLOW)**

อ.ที่ปรึกษา : รองศาสตราจารย์ ดร. อศิ บุญจิตรดุลย์ ; 257หน้า ISBN 974-17-4807-8

งานวิจัยนี้เป็นการศึกษาผลกระทบของແບປ່ອກຈາກຮັດງານໃຫຍ່ຂອງເຈົ້າທັນທີ່ມູນຄວງ
ແລະເຈົ້າທັນທີ່ມູນຄວງໃນຮະແລມຂວາງ โดยເຈົ້າທັນທີ່ມູນຄວງນັ້ນສ້າງຂຶ້ນມາຈາກການເປົາກາສ້ອນຜ່ານຊຸດ
ທີ່ມູນຂຶ້ນກາຍໃນບຣາຈ Honeycomb ທຳໄໝເຈົ້າມີຄວາມເຮົາຕາມແນວສັນຜົດທີ່ຂອບປາກເຈົ້າແລະພດລວມຂອງຄ່າ
Circulation ຮອບປາກເຈົ້າໃໝ່ເປົ້າສູນຢ່າງໃຫຍ່ ໃນການທົດລອງໄດ້ທໍາກາວັດກາຮະຈາຍຕ້າວຂອງອຸນຫຼວມໂດຍເລື່ອບນ
ຮະນາບໜ້າຕັດທີ່ຕັ້ງຈາກກັບທີ່ກາທາການໃຫຍ່ຂອງຮະແລມຂວາງ ທັນນີ້ໄດ້ທໍາການທົດລອງທີ່ຄ້າອ້າຕາສ່ວນຄວາມເຮົາປະ
ສິທິພລ (r) ຄົງທີ່ປະມານ 4.0 ໂດຍມີຄ້າອ້າຕາສ່ວນເສວົບລ (Sr) ເທົກັນ 0 ໃນການເຈົ້າທີ່ມູນຄວງ ແລະເທົກັນ 0.52
ໃນການເຈົ້າທັນທີ່ມູນຄວງ ທີ່ເຮືອນດົນແບ່ອງຂອງເຈົ້າທີ່ປະມານ 14,000 ແລະຂອງຮະແລມຂວາງປະມານ 4,000 ໂດຍ
ໄດ້ແປປຽບສາມແລ້ວຢືນຢັນມີຂັດພື້ນທີ່ປະມານ 3.0% ຂອງພື້ນທີ່ປາກເຈົ້າ ວັງອູ້ກັນທີ່ບັນຂອນປາກເຈົ້າແລະເລື່ອນ
ໄປໂດຍຮັບ 8 ຕຳແໜ່ງ

ສໍາຮັບຜົນການທົດລອງໃນການເຈົ້າທີ່ມູນຄວງໃນຮະແລມຂວາງ ພບວ່າໂຄງສ້າງການໃຫຍ່ຈະມີຄວາມໄວ
(Sensitivity) ມາກທີ່ສຸດເມື່ອຕິດແບປ່ອກຈາກຕໍ່ແໜ່ງ Lateral ໄປຈົນຕຶ້ງຕໍ່ແໜ່ງ Windward ໂດຍເຈົ້າຈະເກີດກາ
ເປີ່ຍນແປລງຈາກໂຄງສ້າງຮູບໄຕຊື່ມີລັກຂະນະໂຄງສ້າງການໃຫຍ່ແບບ Counter-Rotating Vortex Pair (CVP)
ໃນການເມື່ອຕິດແບປ່ອກຈາກຕໍ່ແໜ່ງ ໄປເປັນໂຄງສ້າງຮູບຖາລຸກາກແລະຍັງຄູປ່າງເຊັ່ນນີ້ອູ້ຈຸນຕຶ້ງຕໍ່ແໜ່ງໜ້າຕັດສຸດທ້າຍທີ່ທໍາກາວັດ

ສໍາຮັບຜົນການທົດລອງໃນການເຈົ້າທັນທີ່ມູນຄວງໃນຮະແລມຂວາງ ພບວ່າມີຜົນທີ່ຄໍລ້າຍກັບການເຈົ້າທີ່ມູນ
ຄວງ ແຕ່ຍ່າງໄຣກົດາມຍັງຄົມມີຄວາມແຕກຕ່າງອູ້ບັງ ກລ່ວຂີ້ອໂຄງສ້າງການໃຫຍ່ມູນຄວງຈະມີຄວາມໄວ
ຕ່ອຕໍ່ແໜ່ງຂອງແບປ່ອກຈາກຕໍ່ແໜ່ງທີ່ກ່າວກວ່າການເຈົ້າທີ່ມູນຄວງ ໂດຍບຣິເວນນີ້ຄື້ອຈາກຕໍ່ແໜ່ງ Pressure-
Leeward ໄປຈົນຕຶ້ງຕໍ່ແໜ່ງ Suction ເມື່ອເລື່ອນຕໍ່ແໜ່ງແບປ່ອກຈາກທີ່ມີຄວາມໄວຕິດແບປ່ອກຈາກຕໍ່ແໜ່ງ Pressure
ບຣິເວນທີ່ມີຄວາມໄວຕ່ອໂຄງສ້າງການໃຫຍ່ມູນຄວງທີ່ສຸດ ກີ້ຂີ້ບຣິເວນຕຽກຄາດຮ່ວາງຕໍ່ແໜ່ງ Pressure ໄປຈົນຕຶ້ງ
ຕໍ່ແໜ່ງ Windward ໂດຍໂຄງສ້າງການໃຫຍ່ມູນຄວງທີ່ສຸດ ອີກທັງໂຄງສ້າງການໃຫຍ່ມູນຄວງທີ່ສຸດທ້າຍທີ່ທໍາກາວັດ
ຕັດສຸດທ້າຍທີ່ທໍາກາວັດອື່ນເດືອກກັນ

ຈາກຜົນການທົດລອງນີ້ປັ້ງຂໍ້ວ່າ ກລ່າໄກສິ່ງເກີຍເນື່ອກັບການເກີດໂຄງສ້າງການໃຫຍ່ທີ່ມູນຄວງ
ແລະການເຈົ້າທີ່ມູນຄວງໃນຮະແລມຂວາງນັ້ນ ນ່າຈະເກີຍເນື່ອຍ່າງໄກລ້ອືບກັບບຣິເວນດັ່ງກ່າວໜ້າຕັນ ອີກທັງ
ຍັງໄດ້ຂໍ້ແນະວ່າກລ່າໄກການເກີດໂຄງສ້າງການໃຫຍ່ນັ້ນຈະເກີຍເນື່ອຍ່າງໄກລ້ອືບກັບການພົມນາ Skewed Shear Layer
ຂຶ້ນອູ້ຕາມແນວທີ່ກາທາການໃຫຍ່ຂອງຮະແລມຂວາງ ໄກສຳລັບຂອງເຈົ້າທີ່ປາກທາງອອກອື່ນດ້ວຍ

ภาควີ້າ	ວິສະກຽມເຄື່ອງກຳ	ລາຍມື້ອໍ້ອື່ນສິຕີ	
ສາຂາວີ້າ	ວິສະກຽມເຄື່ອງກຳ	ລາຍມື້ອໍ້ອື່ອາຈາຍທີ່ປັບປຸງ	
ປຶກກີ້າ	2546	ລາຍມື້ອໍ້ອື່ອາຈາຍທີ່ປັບປຸງ	

4370557121: MAJOR MECHANICAL ENGINEERING

KEYWORD : TAB/ SWIRLING JET/ JET IN CROSSFLOW/ TEMPERATURE DISTRIBUTION/ ROTATING PIPE

SIDTIPONG SATHAPORNANON: EFFECTS OF TAB ON TEMPERATURE DISTRIBUTION IN A HEATED SWIRLING JET IN CROSSFLOW

THESIS ADVISOR: ASSOC. PROF. ASI BUNYAJITRADULYA, Ph.D.,257pp.
ISBN 974-17-4807-8

Effects of tab on mean flow structures of a heated non-swirling jet in crossflow and a heated swirling jet in crossflow are investigated. The heated swirling jet with non-zero tangential velocity, non-zero circulation is generated by passing hot air through a rotating pipe with honeycomb. Then, temperature distributions in the cross planes ($y-z$ plane) downstream of the jet are surveyed. This experiment is conducted at a fixed nominal effective velocity ratio of 4.0, swirl ratio (Sr) of 0 (no swirl) and 0.52, at jet Reynolds number of approximately 14,000 and crossflow Reynolds of approximately 4,000. A stationary triangular tab with area blockage of 3.0 percent is placed at eight different azimuthal positions along the periphery of the jet exit.

For the case of a non-swirling jet in crossflow, the results show that the flow structure is most sensitive near the lateral-windward region. The kidney-shape structure that is associated with the counter-rotating vortex pair (CVP) in the case without tab is observed to be changed to a comma structure and persists downstream to the last measurement station.

For the case of a swirling jet in crossflow, similar results are observed although with some differences. That is, the results show that the downstream structure of the swirling jet is sensitive in a wider region, from pressure-leeward to suction when moving in the same rotational sense as the swirl. Nonetheless, the most sensitive region is still centered on the pressure-windward region. Depending upon the tab location in this region, the downstream structure in the case without tab is observed to be changed to different structural shapes and, again, persists to the last measurement station.

These results indicate that the mechanism that is responsible to the generation of the downstream structure, in both cases of with and without swirl, is closely related to these regions. In addition, they also suggest to the generation mechanism that is closely related to the development of the skewed shear layer along the surrounding crossflow direction near the jet exit column.

จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

Department	Mechanical	Student's signature	<i>Siddipong Sathapornanon</i>
Field of study	Mechanical	Advisor's signature	<i>Am</i>
Academic year	2003	Co-advisor's signature	

กิตติกรรมประกาศ

วิทยานิพนธ์ฉบับนี้สำเร็จลุล่วงได้ด้วยความช่วยเหลือในทุกๆ ด้าน จากท่านอาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์ของผู้วิจัย “รองศาสตราจารย์ ดร. อศิ บุญจิตรดุลย์” ซึ่งได้ประสิทธิ์ประสาทวิชาความรู้ และคำแนะนำต่างๆ ที่เป็นประโยชน์อย่างสูงทั้งในการศึกษาและการดำเนินชีวิตของผู้วิจัย เนื่องสืบอื่นใดคือท่านอาจารย์ยังได้ให้ธีการคิดแบบวิทยาศาสตร์บริสุทธิ์ ซึ่งเป็นสิ่งที่สำคัญต่อทัศนคติเกี่ยวกับโลกและชีวิตของผู้วิจัยเป็นอย่างยิ่ง

ผู้วิจัยขอกราบขอบพระคุณ รองศาสตราจารย์ ดร. สมศักดิ์ ไชยภินันท์ หัวหน้าภาควิชา
วิศวกรรมเครื่องกล รองศาสตราจารย์ ดำรงศักดิ์ มลิตา และ ศาสตราจารย์ ดร. ปราโมทย์ เดชะ
คำไฟ ที่ได้เอื้อเฟื้อและแนะนำสิ่งต่างๆ ที่เป็นประโยชน์ในการทำวิทยานิพนธ์

งานวิจัยนี้ได้รับทุนอุดหนุนการวิจัยจากโครงการอุดหนุนและส่งเสริมวิทยานิพนธ์ระดับปริญญาโท-เอก ในสถาบันอุดมศึกษาของรัฐ ของทบทวนมหาวิทยาลัย และจากบันทิตวิทยาลัย จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย ซึ่งผู้วิจัยขอขอบพระคุณไว้ ณ ที่นี่

ตลอด 3 ปีที่ผ่านมา ณ ห้องปฏิบัติการวิจัยกลศาสตร์ของแหล่งน้ำ แห่งนี้ผู้วิจัยได้รับกำลังใจ และความเชื่อจากอาจารย์ที่เพื่อน และน้อง ในห้องปฏิบัติการเป็นอย่างดี ผู้วิจัยขอขอบพระคุณเป็นอย่างยิ่งแด่ พี่วีรินทร์ หวังจิรินิรันดร์ ผู้เป็นต้นแบบในการทำวิทยานิพนธ์ พี่เกียรติศักดิ์ กอบกาญจนากุร พี่องกรณ์ พิมพ์พิณ และพี่ทศพล สุกิต สุวงศ์กุล ที่ให้กำลังใจเสมอมา พี่สุทธิโชค นันทสุขเกษม พี่พงศ์พุทธิ อุปถัมภ์รากร พี่สุมेत ไตรภพสกุล สุพจน์ เทพพิพัฒ์ ชุมพิชานุ คุณรัฐ ชีวรา ยิ่งเจริญ และปิติพงศ์ เย็นจิตต์ ที่ได้ให้คำปรึกษา ช่วยเหลือ และฝ่าฟันอุปสรรคตลอดการทำงานมาด้วยกัน อีกทั้งขอขอบพระคุณ พี่โกวิท โภพล และบุคลากรทุกคนของภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล ที่ได้ช่วยเหลืองานในด้านต่างๆ ทำให้งานวิจัยนี้สำเร็จลุล่วงได้เป็นอย่างดี

และในท้ายที่สุด ขอกราบขอบพระคุณ ปิด-มารดา ของผู้วิจัยที่ได้ให้การเลี้ยงดูทั้งกาย และใจ ให้การสนับสนุนในด้านต่างๆ มาโดยตลอด ทำให้ผู้วิจัยมีแรงใจในการทำงานและไม่ย่อท้อ ต่ออุปสรรคที่เกิดขึ้น

สารบัญ

	หน้า
บทคัดย่อภาษาไทย	๑
บทคัดย่อภาษาอังกฤษ	๑
กิตติกรรมประกาศ	๑
สารบัญ	๒
สารบัญตาราง	๓
สารบัญรูปภาพ	๔
รายการสัญลักษณ์	๕
บทที่ 1 บทนำ	1
1.1 ความเป็นมาและความสำคัญของปัจุบัน	1
1.2 งานวิจัยที่ผ่านมา	2
1.3 วัตถุประสงค์ของงานวิจัย	13
1.4 แนวทางการทำวิจัย	13
1.5 ผลที่คาดว่าจะได้รับจากวิทยานิพนธ์	14
บทที่ 2 ชุดทดลองและการทดลอง	15
2.1 ชุดทดลอง	15
2.2 พิกัดอ้างอิงที่ใช้การทดลอง	19
2.3 สภาพของการทดลอง	20
2.4 วิธีการทดลองและอุปกรณ์การวัด	21
บทที่ 3 ผลการทดลอง	26
3.1 ผลการวัดสภาพเริ่มต้น	28
3.1.1 ผลการวัดสภาพเริ่มต้นของกระแสน้ำ	28
3.1.2 ผลการวัดสภาพเริ่มต้นของเจ็ท	29
3.2 การพัฒนาตัวของเจ็ทตามแนว Downstream (x)	31
3.2.1 การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ในกรณีเจ็ทไม่มีหมุนคงที่ติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ	34

สารบัญ (ต่อ)

หน้า

3.2.2 การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคงซึ่งติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ	37
3.2.3 สรุปผลการพัฒนาตัวของเจ็ท ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคงซึ่งติด Tab ที่ ตำแหน่งต่างๆ จาก C_{TG} และ C_{TL}	38
3.2.4 การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ในกรณีเจ็ทหมุนคงซึ่งติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ	41
3.2.5 การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) ในกรณีเจ็ทหมุนคงซึ่งติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ	45
3.2.6 สรุปผลการพัฒนาตัวของเจ็ท ในกรณีเจ็ทหมุนคงซึ่งติด Tab ที่ ตำแหน่งต่างๆ จาก C_{TG} และ C_{TL}	48
3.3 การเปรียบเทียบผลของตำแหน่ง Tab	50
3.3.1 การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกัน เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคง	50
3.3.2 การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) เปรียบเทียบกัน เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคง	52
3.3.3 สรุปการเปรียบเทียบผลของตำแหน่ง Tab จากการกระจายตัว ของ C_{TG} และ C_{TL} ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคง	53
3.3.4 การพัฒนาตัวของเจ็ทในแต่ละส่วน (Core, Body และ Boundary) เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคง	54
3.3.5 สรุปการเปรียบเทียบผลของตำแหน่ง Tab ของเจ็ทในแต่ละส่วน เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคง	57
3.3.6 การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกัน เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีเจ็ทหมุนคง	59
3.3.7 การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) เปรียบเทียบกัน เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีเจ็ทหมุนคง	64
3.3.8 สรุปการเปรียบเทียบผลของตำแหน่ง Tab จากการกระจายตัว ของ C_{TG} และ C_{TL} ในกรณีเจ็ทหมุนคง	65

สารบัญ (ต่อ)

หน้า

3.3.9 การพัฒนาตัวของเจ็ทในแต่ละส่วน (Core, Body และ Boundary)	
เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีเจ็ทหมุนควง	66
3.3.10 สรุปการเปรียบเทียบผลของตำแหน่ง Tab ของเจ็ทในแต่ละส่วน	
เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีเจ็ทหมุนควง	70
3.4 การเปรียบเทียบผลของการที่เจ็ทไม่หมุนควงกับการที่เจ็ทหมุนควง	72
3.4.1 การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG})	72
3.4.2 การเปรียบเทียบส่วนต่างๆ ของเจ็ทโดยใช้ค่า C_{TL}	76
3.4.3 สรุปการเปรียบเทียบผลของกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควงกับกรณีที่เจ็ทหมุนควงเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ	80
3.5 การเปรียบเทียบผลของตำแหน่ง Tab และผลของการหมุนควง โดยใช้ Gradient ของ C_{TG} เมื่อติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ ทั้งในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควงและกรณีที่เจ็ทหมุนควง	82
3.5.1 การเปรียบเทียบการกระจาย Gradient ของ C_{TG} ตามแนวแกน z	82
3.5.2 การเปรียบเทียบการกระจาย Gradient ของ C_{TG} ตามแนวแกน y	84
3.5.3 การเปรียบเทียบการกระจายขนาด Gradient ของ C_{TG}	86
3.5.4 สรุปการเปรียบเทียบผลของตำแหน่ง Tab และผลของการหมุนควง โดยใช้ Gradient ของ C_{TG}	88
3.6 ผลของทิศทางการหมุนควง	89
3.7 การเปรียบเทียบผลของตำแหน่ง Tab และผลของการหมุนควง โดยใช้คุณลักษณะโดยรวม (Global characteristic)	90
3.7.1 Centroid Trajectory ของอุณหภูมิบนระนาบสมมาตร (\bar{y}_T)	90
3.7.2 Centroid Trajectory ของอุณหภูมิบนระนาบนอน (\bar{z}_T)	90
3.7.3 Maximum Decay ของอุณหภูมิตามแนว Downstream (x)	91
บทที่ 4 อภิปรายผลการทดลอง	92
บทที่ 5 สรุปผลการทดลอง	96

สารบัญ (ต่อ)

หน้า

ประมวลตาราง	103
ประมวลรูปภาพ	116
รายการอ้างอิง	224
ภาคผนวก	227
ภาคผนวก ก	228
ภาคผนวก ข	238
ภาคผนวก ค	243
ภาคผนวก ง	251
ประวัติผู้เขียนวิทยานิพนธ์	257

**ศูนย์วิทยบรังษยการ
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย**

สารบัญตาราง

หน้า

ตารางที่ 1.1	สรุปผลงานวิจัยที่ผ่านมา : การศึกษาคุณลักษณะของเจ้าในgrade แสลงขวาง 104
ตารางที่ 1.2	สรุปผลงานวิจัยที่ผ่านมา : การศึกษาผลของพารามิเตอร์ต่างๆ ที่มีต่อคุณลักษณะของเจ้าในgrade แสลงขวาง 108
ตารางที่ 1.3	สรุปผลงานวิจัยที่ผ่านมา : การศึกษาผลของพารามิเตอร์ต่างๆ ที่มีต่อคุณลักษณะของเจ้าที่อิสระ 112
ตารางที่ 2.1	รายละเอียดพารามิเตอร์ในการทดลองและความคลาดเคลื่อนในแต่ละกรณี 115
ตารางที่ 2.2	รายละเอียดของกรณีการทดลอง 115

ศูนย์วิทยทรัพยากร จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

สารบัญรูปภาพ

	หน้า
รูปที่ 1.1	การใช้งานที่พบรากурсลแบบเจ็ทในกระแสน้ำ 117
รูปที่ 1.2	ลักษณะของเจ็ทในกระแสน้ำ (Rajaratnam, 1976) 118
รูปที่ 1.3	โครงสร้างของ Vortical structure ของเจ็ทในกระแสน้ำ (Fric and Roshko, 1994) 118
รูปที่ 1.4 ก	โครงสร้างบริเวณ Near field ของเจ็ทในกระแสน้ำ ซึ่งแสดงเป็น Isosurface ของ Vorticity (Yuan et al., 1999) 119
รูปที่ 1.4 ข-ค	โครงสร้างของ Hanging vortices (Yuan et al., 1999) 119
รูปที่ 1.4	โครงสร้างของ Spanwise rollers ซึ่งแสดงเป็น Instantaneous contour ของ Spanwise vorticity (ω_z) โดยเส้นประแสดงค่าลบ (Yuan et al., 1999) 120
รูปที่ 1.5	กลไกการเกิด CVP เนื่องจาก Vortex Ring (Kelso et al., 1996) 120
รูปที่ 1.6	กลไกการเกิด CVP เนื่องจาก Vortex Ring (Cortelezzi and Karagozian, 2001) 121
รูปที่ 1.7	กลไกการเกิด CVP เนื่องจาก Vortex Loop (Lim et al., 2001) 121
รูปที่ 1.8	การลดลงของอุณหภูมิตามแนว Downstream (x) บนระนาบสมมาตร (Sherif and Pletcher, 1989) 122
รูปที่ 1.9	การลดลงของ Concentration ตามแนวแกนเจ็ท (s) (Smith and Mungal, 1998) 123
รูปที่ 1.10 ก-ช	ลักษณะและการติดตั้ง Tab สามเหลี่ยม (Reeder and Samimy, 1996) 124
รูปที่ 1.10 ค-ง	ลักษณะ Streamwise vorticity ที่เกิดจากการไฟลผ่าน Tab สามเหลี่ยม (Reeder and Samimy, 1996) 124
รูปที่ 1.11	Contour ของ Streamwise vorticity ในกรณีติด Delta tab (Zaman et al., 1994) 125
รูปที่ 1.12	Contour ของ Streamwise vorticity ในกรณีติด Triangular tab (Zaman et al., 1994) 125
รูปที่ 1.13	การกระจายตัวของความดันสถิตย์บนผนังด้านในของปากเจ็ท 126
รูปที่ 1.14	กลไกการเกิด Streamwise vorticity โดย Pressure hill (Zaman et al., 1994) 126
รูปที่ 1.15	การกระจายตัวของความดันสถิตย์ที่พื้นผิว Test section บริเวณรอบขอบปากเจ็ท (Kavsaoglu and Schetz, 1989) 127

สารบัญรูปภาพ (ต่อ)

	หน้า	
รูปที่ 1.16	Contour ของ Mean concentration จาก End view (Niederhaus et al., 1997).....	128
รูปที่ 1.17	รูปทางด้านบนแสดง Contour ของความเร็วเฉลี่ย (U/U_T) ที่หน้าตัด $x/D = 4$ โดยมีค่า momentum-flux ratio, $J = 21$ (Zaman and Foss, 1997).....	129
รูปที่ 1.18	รูปทางด้านบนแสดง Contour ของความเร็วเฉลี่ย (U/U_T) ที่หน้าตัด $x/D = 4$ โดยมีค่า momentum-flux ratio, $J = 54$ (Zaman and Foss, 1997).....	129
รูปที่ 1.19	แสดงการกระจายตัวของความเร็วเฉลี่ยและ Streamwise vorticity แบบ Perspective view (Zaman and Foss, 1997).....	130
รูปที่ 1.20	ผลของการติด Tab ที่มีต่อเส้นทางของความเร็วเฉลี่ยที่มากที่สุด บนระนาบสมมาตร (Zaman and Foss, 1997).....	131
รูปที่ 1.21	ผลของการติด Tab ที่มีต่อการกระจายตัวของค่า Circulation ในทิศทาง x ตามแนว Downstream (x) ที่ด้านหนึ่งของแกนสมมาตร (Zaman and Foss, 1997).....	131
รูปที่ 1.22	การกระจายตัวของความดันสัตติที่พื้นของ Test section บริเวณใกล้ขอบปากเจ็ท (Zaman and Foss, 1997).....	132
รูปที่ 1.23	การกระจายตัวของความดันสัตติที่พื้นผิวบริเวณโดยรอบปากเจ็ท ในกระแสน้ำ (Bradbury and wood , 1965).....	132
รูปที่ 1.24ก	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกับ ในแต่ละกรณีที่ $x/rd = 0.25$ และ 0.5 (Wangjiraniran, 2001).....	133
รูปที่ 1.24ข	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะหน้าตัด (C_{TL}) เปรียบเทียบกับ ในแต่ละกรณีที่ $x/rd = 0.25$ และ 0.5 (Wangjiraniran, 2001).....	134
รูปที่ 1.25	Centroid Trajectory ของอุณหภูมิ เปรียบเทียบกับในแต่ละกรณี (Wangjiraniran, 2001).....	135
รูปที่ 1.26	การเปลี่ยนแปลงค่ากำลัง (Strength) ของ Mixing layer (β) ที่ขอบปากเจ็ท ด้านซ้ายเทียบกับ Swirl ratio ที่ $r_v = 4$ (Wangjiraniran, 2001).....	136
รูปที่ 2.1	รูป Schematic ของอุโมงค์ลม (หน่วยเซนติเมตร).....	137
รูปที่ 2.2	พัดลมหอยโ里的 (Centrifugal Blower) ชนิดใบพัดแบบ	
	Backward-curved airfoil ขนาด 30 กิโลวัตต์ที่ใช้สำหรับอุโมงค์ลม.....	137
รูปที่ 2.3	ส่วนขยายพื้นที่หน้าตัดซึ่งประกอบด้วย Main diffuser และ Adapter diffuser.....	138

สารบัญรูปภาพ (ต่อ)

หน้า

รูปที่ 2.4	ห้องจัดปรับการไหล (Settling chamber) และ Contraction ของอุโมงค์ลม	138
รูปที่ 2.5	หน้าตัดทดสอบ (Test section) ทั้ง 2 ส่วนของอุโมงค์ลม	139
รูปที่ 2.6	ภายในหน้าตัดทดสอบ (Test section) ส่วนแรก	139
รูปที่ 2.7	รูป Schematic ของชุดเจ็ทแบบท่อหมุน	140
รูปที่ 2.8	ชุดเจ็ทแบบท่อหมุนทั้ง 3 ส่วนคือ Orifice section, Heating chamber และ Rotating pipe	140
รูปที่ 2.9	ส่วนของพัดลมและ Orifice	141
รูปที่ 2.10	ส่วน Heating chamber	142
รูปที่ 2.11	รูป Schematic ของส่วนท่อหมุน (Rotating pipe)	143
รูปที่ 2.12	รูปถ่ายส่วนท่อหมุน (Rotating pipe)	144
รูปที่ 2.13	Invertor ที่ใช้ควบคุมความเร็วของท่อหมุน	145
รูปที่ 2.14	ลักษณะรูปร่าง ขนาด และตำแหน่งของ Tab ที่ติดบนขอบปากเจ็ท	146
รูปที่ 2.15	พิกัดอ้างอิงที่ใช้ในการทดลอง	147
รูปที่ 2.16	การนิยามด้าน Pressure และ Suction	147
รูปที่ 2.17	รูป Schematic ของ Probe ที่ใช้วัด	148
รูปที่ 2.18	รูปถ่ายของ Probe ที่ใช้วัด	149
รูปที่ 2.19	อุปกรณ์การวัดอื่นๆ	150
รูปที่ 2.20	ลักษณะการวัดสภาวะเริ่มต้นที่ปากเจ็ท	151
รูปที่ 2.21	ผลการสอบเทียบ Thermocouple เทียบกับอุปกรณ์มาตรฐานคือ Thermometer	151
รูปที่ 2.22	ลักษณะการวัดการกระจายของอุณหภูมิเป็นหน้าตัด	152
รูปที่ 3.1 ก-ช	ความสม่ำเสมอของความเร็วในแนวแกนเฉลี่ย x (m) ของกระแสลมขวางที่หน้าตัด $x = -15 \text{ cm}$	153
รูปที่ 3.1 ค	รูปร่างของ Boundary layer บนผังทั้ง 4 ด้านในหน้าตัดทดสอบ	154
รูปที่ 3.2	รูปร่างความเร็วในแนวแกนของเจ็ทอากาศที่ทางออกเจ็ท	155
รูปที่ 3.3	รูปร่างความเร็วในแนวสัมผัสของเจ็ทอากาศที่ทางออกเจ็ท	156
รูปที่ 3.4	รูปร่างอุณหภูมิของเจ็ทอากาศที่ทางออกเจ็ท	157
รูปที่ 3.5	ปริมาณตรคุณในกรณีเคราะห์คุณลักษณะการผสมที่แสดงโดย C_{TG}	157

สารบัญรูปภาพ (ต่อ)

หน้า

รูปที่ 3.6	Centerplane (y_T) และ Centroid (\bar{y}_T) ของอุณหภูมิ สำหรับกรณีเจ็ทไม่หมุน คง (Sr0) เปรียบเทียบกับ Wangjiraniran (2001) และเปรียบเทียบกับ Trajectory ของอุณหภูมิ (y_T) และความเร็ว (y_U) ของ Kamotani and Greber (1972)	158
รูปที่ 3.7ก	การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ที่หน้าตัดต่างๆ ระหว่างผลที่ได้จากการทดลองนี้กับผลที่ได้จาก Wangjiraniran (2001) ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคง Sr0	159
รูปที่ 3.7ข	การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ที่หน้าตัดต่างๆ ระหว่างผลที่ได้จากการทดลองนี้กับผลที่ได้จาก Wangjiraniran (2001) ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง Sr52	160
รูปที่ 3.8ก	การกระจายของค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ตามแนว Downstream (x) สำหรับกรณี Sr0-P, PW, W, SW	161
รูปที่ 3.8ข	การกระจายของค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ตามแนว Downstream (x) สำหรับกรณี Sr0-S, SL, L, PL	162
รูปที่ 3.9ก	การกระจายของค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) ตามแนว Downstream (x) สำหรับกรณี Sr0-P, PW, W, SW	163
รูปที่ 3.9ข	การกระจายของค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) ตามแนว Downstream (x) สำหรับกรณี Sr0-S, SL, L, PL	164
รูปที่ 3.10ก	การกระจายของค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ตามแนว Downstream (x) สำหรับกรณี Sr52-P, PW, W, SW	165
รูปที่ 3.10ข	การกระจายของค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ตามแนว Downstream (x) สำหรับกรณี Sr52-S, SL, L, PL	166
รูปที่ 3.11ก	การกระจายของค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) ตามแนว Downstream (x) สำหรับกรณี Sr52-P, PW, W, SW	167
รูปที่ 3.11ข	การกระจายของค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) ตามแนว Downstream (x) สำหรับกรณี Sr52-S, SL, L, PL	168
รูปที่ 3.12ก	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคง ที่หน้าตัด $x/rd = 0.25$	169

สารบัญอุปภาพ (ต่อ)

หน้า

รูปที่ 3.12ฯ	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง ที่หน้าตัด $x/rd = 0.5$	170
รูปที่ 3.12ค	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง ที่หน้าตัด $x/rd = 1.0$	171
รูปที่ 3.13ก	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) เปรียบเทียบกัน เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง ที่หน้าตัด $x/rd = 0.25$	172
รูปที่ 3.13ข	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) เปรียบเทียบกัน เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง ที่หน้าตัด $x/rd = 0.5$	173
รูปที่ 3.13ค	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) เปรียบเทียบกัน เมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง ที่หน้าตัด $x/rd = 1.0$	174
รูปที่ 3.14ก	การพัฒนา Core ($C_{TL} \geq 0.8$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง โดยติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ เปรียบเทียบกัน	175
รูปที่ 3.14ข	การพัฒนา Core ($C_{TL} \geq 0.8$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง เปรียบเทียบระหว่างกรณีติด Tab และ ไม่ติด Tab	176
รูปที่ 3.14ค	การพัฒนา Body ($C_{TL} \geq 0.5$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง โดยติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ เปรียบเทียบกัน	177
รูปที่ 3.14ง	การพัฒนา Body ($C_{TL} \geq 0.5$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง เปรียบเทียบระหว่างกรณีติด Tab และ ไม่ติด Tab	178
รูปที่ 3.14จ	การพัฒนา Boundary ($C_{TL} \geq 0.2$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง โดยติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ เปรียบเทียบกัน	179
รูปที่ 3.14ฉ	การพัฒนา Boundary ($C_{TL} \geq 0.2$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนควง เปรียบเทียบระหว่างกรณีติด Tab และ ไม่ติด Tab	180
รูปที่ 3.15ก	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทหมุนควง ที่หน้าตัด $x/rd = 0.25$	181

สารบัญรูปภาพ (ต่อ)

หน้า

รูปที่ 3.15ฯ	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง ที่หน้าตัด $x/rd = 0.5$ 182
รูปที่ 3.15ค	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง ที่หน้าตัด $x/rd = 1.0$ 183
รูปที่ 3.16ก	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง ที่หน้าตัด $x/rd = 0.25$ 184
รูปที่ 3.16ข	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง ที่หน้าตัด $x/rd = 0.5$ 185
รูปที่ 3.16ค	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะ (C_{TL}) เปรียบเทียบกันเมื่อติด Tab บนตำแหน่งต่างๆ ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง ที่หน้าตัด $x/rd = 1.0$ 186
รูปที่ 3.17ก	การพัฒนา Core ($C_{TL} \geq 0.8$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง โดยติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ เปรียบเทียบกัน 187
รูปที่ 3.17ข	การพัฒนา Core ($C_{TL} \geq 0.8$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง เปรียบเทียบระหว่างกรณีติด Tab และ ไม่ติด Tab 188
รูปที่ 3.17ค	การพัฒนา Body ($C_{TL} \geq 0.5$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง โดยติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ เปรียบเทียบกัน 189
รูปที่ 3.17ง	การพัฒนา Body ($C_{TL} \geq 0.5$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง เปรียบเทียบระหว่างกรณีติด Tab และ ไม่ติด Tab 190
รูปที่ 3.17จ	การพัฒนา Boundary ($C_{TL} \geq 0.2$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง โดยติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ เปรียบเทียบกัน 191
รูปที่ 3.17ฉ	การพัฒนา Boundary ($C_{TL} \geq 0.2$) ของเจ็ทตามแนว Downstream (x) ในกรณีที่เจ็ทหมุนคง เปรียบเทียบระหว่างกรณีติด Tab และ ไม่ติด Tab 192
รูปที่ 3.18ก	การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ระหว่าง กรณีเจ็ทที่ไม่หมุนคงและหมุนคง เมื่อติด Tab บนตำแหน่งเดียวกัน ที่หน้าตัด $x/rd = 0.25$ สำหรับกรณี Sr0-P, PW, W, SW 193
รูปที่ 3.18ข	การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ระหว่าง กรณีเจ็ทที่ไม่หมุนคงและหมุนคง เมื่อติด Tab บนตำแหน่งเดียวกัน ที่หน้าตัด $x/rd = 0.25$ สำหรับกรณี Sr0-S, SL, L, PL 194

สารบัญรูปภาพ (ต่อ)

หน้า

รูปที่ 3.19ก	การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ระหว่างกรณีเจ็ทที่ไม่หมุนคงและหมุนคง เมื่อติด Tab บนตำแหน่งเดียวกันที่หน้าตัด $x/rd = 0.5$ สำหรับกรณี Sr0-P, PW, W, SW.....	195
รูปที่ 3.19ข	การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ระหว่างกรณีเจ็ทที่ไม่หมุนคงและหมุนคง เมื่อติด Tab บนตำแหน่งเดียวกันที่หน้าตัด $x/rd = 0.5$ สำหรับกรณี Sr0-S, SL, L, PL.....	196
รูปที่ 3.20ก	การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ระหว่างกรณีเจ็ทที่ไม่หมุนคงและหมุนคง เมื่อติด Tab บนตำแหน่งเดียวกันที่หน้าตัด $x/rd = 1.0$ สำหรับกรณี Sr0-P, PW, W, SW.....	197
รูปที่ 3.20ข	การเปรียบเทียบการกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ระหว่างกรณีเจ็ทที่ไม่หมุนคงและหมุนคง เมื่อติด Tab บนตำแหน่งเดียวกันที่หน้าตัด $x/rd = 1.0$ สำหรับกรณี Sr0-S, SL, L, PL.....	198
รูปที่ 3.21	การเปรียบเทียบลักษณะรูป่างและการพัฒนาตัวของเจ็ทในกรณีไม่หมุนคงและหมุนคงซึ่งติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ จากการกระจายตัวของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) ในแต่ละหน้าตัดตามแนว Downstream (x)	199
รูปที่ 3.22ก	การเปรียบเทียบ CORE ($C_{TL} \geq 0.8$) ของเจ็ทในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ที่หน้าตัด 0.25rd, 0.5rd และ 1.0rd.....	200
รูปที่ 3.22ข	การเปรียบเทียบการพัฒนา CORE ($C_{TL} \geq 0.8$) ของเจ็ทในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ที่หน้าตัด 0.25rd, 0.5rd และ 1.0rd ตามลำดับ.....	201
รูปที่ 3.23ก	การเปรียบเทียบ BODY ($C_{TL} \geq 0.5$) ของเจ็ทในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ที่หน้าตัด 0.25rd, 0.5rd และ 1.0rd.....	202
รูปที่ 3.23ข	การเปรียบเทียบการพัฒนา BODY ($C_{TL} \geq 0.5$) ของเจ็ทในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ที่หน้าตัด 0.25rd, 0.5rd และ 1.0rd.....	203
รูปที่ 3.24ก	การเปรียบเทียบ BOUNDARY ($C_{TL} \geq 0.2$) ของเจ็ทในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ที่หน้าตัด 0.25rd, 0.5rd และ 1.0rd ตามลำดับ.....	204
รูปที่ 3.24ข	การเปรียบเทียบการพัฒนา BOUNDARY ($C_{TL} \geq 0.2$) ของเจ็ทในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ที่หน้าตัด 0.25rd, 0.5rd และ 1.0rd ตามลำดับ.....	205

สารบัญรูปภาพ (ต่อ)

หน้า

รูปที่ 3.25ก	การเปรียบเทียบการกระจาย Gradient ของ C_{TG} ตามแนวแกน z ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 0.25$ 206
รูปที่ 3.25ข	การเปรียบเทียบการกระจาย Gradient ของ C_{TG} ตามแนวแกน z ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 0.5$ 207
รูปที่ 3.25ค	การเปรียบเทียบการกระจาย Gradient ของ C_{TG} ตามแนวแกน z ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 1.0$ 208
รูปที่ 3.26ก	การเปรียบเทียบการกระจาย Gradient ของ C_{TG} ตามแนวแกน y ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 0.25$ 209
รูปที่ 3.26ข	การเปรียบเทียบการกระจาย Gradient ของ C_{TG} ตามแนวแกน y ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 0.5$ 210
รูปที่ 3.26ค	การเปรียบเทียบการกระจาย Gradient ของ C_{TG} ตามแนวแกน y ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 1.0$ 211
รูปที่ 3.27ก	การเปรียบเทียบการกระจายขนาด Gradient ของ C_{TG} ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 0.25$ 212
รูปที่ 3.27ข	การเปรียบเทียบการกระจายขนาด Gradient ของ C_{TG} ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 0.5$ 213
รูปที่ 3.27ค	การเปรียบเทียบการกระจายขนาด Gradient ของ C_{TG} ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคงและหมุนคง ทั้งไม่ติดและติด Tab ที่ตำแหน่ง $x/rd = 1.0$ 214
รูปที่ 3.28	การกระจายของสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (C_{TG}) โดยเปรียบเทียบทิศทางการหมุนของท่อเจ็ทในกรณี Sr52-P และ Sr52-W ที่ $x/rd = 0.25$ 215
รูปที่ 3.29ก	Centroid Trajectory ของ C_{TG} บนระนาบสมมาตร (\bar{y}_r) เปรียบเทียบกันในกรณีเจ็ทไม่หมุนคง เมื่อติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ 216
รูปที่ 3.29ข	Centroid Trajectory ของ C_{TG} บนระนาบสมมาตร (\bar{y}_r) เปรียบเทียบกันในกรณีเจ็ทหมุนคง เมื่อติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ 216
รูปที่ 3.29ค	Centroid Trajectory ของ C_{TG} บนระนาบสมมาตร (\bar{y}_r) เปรียบเทียบกันในกรณีเจ็ทไม่หมุนคงและกรณีเจ็ทหมุนคง เมื่อติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ 217
รูปที่ 3.29ง	Centroid Trajectory ของ C_{TG} บนระนาบอนอน (\bar{z}_r) เปรียบเทียบกันในกรณีเจ็ทไม่หมุนคงและกรณีเจ็ทหมุนคง เมื่อติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ 217

สารบัญรูปภาพ (ต่อ)

หน้า

รูปที่ 3.30ก	Maximum decay ของ $C_{TG\max}$ ตามแนว Downstream (x) ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคง เมื่อติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ	218
รูปที่ 3.30ข	Maximum decay ของ $C_{TG\max}$ ตามแนว Downstream (x) ในกรณีเจ็ทหมุนคง เมื่อติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ	218
รูปที่ 3.30ค	Maximum decay ของ $C_{TG\max}$ ตามแนว Downstream (x) ในกรณีเจ็ทไม่หมุนคงและกรณีเจ็ทหมุนคง เมื่อติด Tab ที่ตำแหน่งต่างๆ	219
รูปที่ 4.1	การเปรียบเทียบผลการทดลองระหว่าง Contour และการกระจายตัวของ อุณหภูมิ (C_{TG}) และ Contour และการกระจายตัวของความเร็วเฉลี่ยของ Zaman and Foss (1997) ในกรณีที่เจ็ทไม่หมุนคง	220
รูปที่ 4.2	อภิปรายแนวคิดบริเวณที่มีผลต่อกลไกการเกิด CVP เปรียบเทียบกันระหว่างงาน วิจัยนี้กับงานวิจัยของ Kelso et al. (1996)	221
รูปที่ 4.3	การเปรียบเทียบผลการกระจายของ C_{TG} กรณีที่เจ็ทหมุนคง เมื่อติด Tab ที่ ตำแหน่งต่างๆ ในการศึกษาเบื้องต้นกับงานวิจัยนี้	222
รูปที่ 4.4	การเปรียบเทียบรูป่าง Contour ของอุณหภูมิในงานวิจัยนี้ กับ Contour ของ ปริมาณ Scalar concentration จาก Niederhaus et al. (1997)	223

ศูนย์วิทยทรัพยากร
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

รายการสัญลักษณ์

A	พื้นที่หน้าตัดรวมของเจ็ท
C_T	ค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิ (Coefficient of temperature)
C_{TG}	ค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิรวม (Global coefficient of temperature)
C_{TL}	ค่าสัมประสิทธิ์อุณหภูมิเฉพาะหน้าตัด (Local coefficient of temperature)
d	ระยะเส้นผ่านศูนย์กลางเจ็ท
Fr	Densimetric Froude number
h, h_j, h_{cf}	เอนthalpieปีของเจ็ทอากาศหลังการผสาน, เอนthalpieเริ่มต้นของเจ็ท และ เอนthalpieเริ่มต้นของกระแสลมขวาง
L	ตำแหน่ง Leeward
$\dot{m}, \dot{m}_j, \dot{m}_{cf}$	อัตราการไหลโดยมวลของเจ็ทอากาศหลังการผสาน, อัตราการไหลโดยมวลเริ่มต้นของเจ็ท และอัตราการไหลโดยมวลเริ่มต้นของกระแสลมขวาง
Nu	ค่า Nusselt number
P	ตำแหน่ง Pressure
PL	ตำแหน่ง Pressure-Leeward
PW	ตำแหน่ง Pressure-Windward
r	อัตราส่วนความเร็วประสิทธิผล (Effective velocity Ratio) ระยะตามแนวรัศมีของเจ็ท
r_d	อัตราส่วนความหนาแน่นระหว่างเจ็ทและกระแสลมขวาง (Density ratio)
r_m	อัตราส่วนโมเมนตัมระหว่างเจ็ทและกระแสลมขวาง (Momentum ratio)
r_v	อัตราส่วนความเร็วระหว่างเจ็ทและกระแสลมขวาง (Velocity ratio)
R	รัศมีของท่อเจ็ท
Re_{cf}	เรย์โนลด์สันมเบอร์ (Reynolds Number) เทียบกับความเร็วในแนวแกนของกระแสลมขวาง
Re_j	เรย์โนลด์สันมเบอร์ (Reynolds Number) เทียบกับความเร็วในแนวแกนของเจ็ท
S	ตำแหน่ง Suction
SL	ตำแหน่ง Suction -Leeward
SW	ตำแหน่ง Suction -Windward
Sr	อัตราส่วนสวีร์ล (Swirl ratio)
T_j	อุณหภูมิของเจ็ทอากาศที่ปากเจ็ท
\bar{T}_j	อุณหภูมิเฉลี่ยแบบพื้นที่ (Area-averaged temperature) ที่ปากเจ็ท

T_{cf}	อุณหภูมิของกระแสลมขวาง
T_{\max}	อุณหภูมิสูงสุดตามแนวที่ทำการวัด
T_r	อุณหภูมิบรรยายกาศ (Room temperature)
u	ความเร็วในแนวแกนที่ตั้งแน่น่ําไดๆ
u_{cf}	ขนาดความเร็วของกระแสลมขวาง
\bar{u}_{cf}	ความเร็วเฉลี่ยนนอกชั้นขอบเขตของกระแสลมขวาง
\bar{u}_j	ความเร็วตามแนวแกนเฉลี่ยแบบพื้นที่ (Area-averaged axial velocity) ที่ปีกเจ๊ท
u_{max}	ความเร็วตามแนวแกนสูงสุดตามแนวที่ทำการวัด
W	ตั้งแน่น่ํา Windward
w	ความเร็วตามแนวสัมผัสของเจ๊ทที่ตั้งแน่น่ําไดๆ
w_p	ความเร็วตามแนวสัมผัสของท่อเจ๊ท
w_R	ความเร็วตามแนวสัมผัสของเจ๊ทที่ขอบท่อเจ๊ท
x, y, z	ระยะตามแนว Downstream, Transverse และ Spanwise ตามพิกัดข้างอิ่งหลัก
\bar{y}_T	Centroid trajectory ของอุณหภูมิบนระนาบสมมาตร (ระนาบ $x-y$)
\bar{z}_T	Centroid trajectory ของอุณหภูมิบนระนาบแนวอน (ระนาบ $x-z$)

อักษรกรีก

Ω	ความเร็วเชิงมุมของท่อเจ๊ท
δ	ค่าความไม่แน่นอนในการทดลอง (Uncertainty)
$\delta_{0.95}$	ความหนาของชั้นขอบเขตที่ตั้งแน่น่ําซึ่งมีความเร็วเป็น 95% ของความเร็วเฉลี่ยนนอกชั้นขอบเขตของกระแสลมขวาง
ρ_j	ค่าความหนาแน่นของอากาศ
ρ_{cf}	ค่าความหนาแน่นของกระแสลมขวาง