

การทดลองสัร้ง บัณฑิตวิทยาลัย มหาวิทยาลัยเชียงใหม่



อัมมกัลย์ความเร็วสำ



ลิขสิทธิ์มหาวิทยาลัยเชียงใหม่
Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved
คณะวิศวกรรมศาสตร์
มหาวิทยาลัยเชียงใหม่

ป. พ.ศ. 2527

สารบัญ

หน้า

บทคัดย่อ

ค

กิจกรรมประจำภาค

ค

รายการตราสารประจำบุคคล

ค

รายการภาพประกอบ

ค

บทที่ 1 บทนำ

ค

1.1 ลักษณะทั่วไปของอุปกรณ์และความเร็วตัว

ค

1.2 ข้อดีของอุปกรณ์และความเร็วตัว

ค

บทที่ 2 การออกแบบและการดำเนินการล่ร้างอุปกรณ์

ค

2.1 ลักษณะทั่วไปและรายละเอียดของแบบที่ล่ร้าง

ค

2.2 การดำเนินงานล่ร้าง

ค

2.3 การประกอบและติดตั้ง

ค

บทที่ 3 การทดลองและปรับปรุง

ค

3.1 การแก้ไขความข้อง Ago กันใน Testing section

ค

3.2 การทดสอบการแยกแยะความเร็วใน Testing section

ค

3.3 การประเมินผลการทดลอง

ค

บทที่ 4 บทสรุปและย่อเล่นอ่อนนวย

ค

บรรณานุกรม

ค

ประวัติการศึกษาและประสบการณ์

ค

All rights reserved

บทคัดย่อ

การทดลองสิ่ง ปรับปรุงและประเมินประสิทธิภาพ

ของ อุโมงค์ลมความเร็วต่ำ

นายสมพันธ์ ไชยเทพ

รายงานวิจัยนี้ได้กล่าวถึงการออกแบบ สิ่ง ปรับปรุงและประเมินประสิทธิภาพ
ของอุโมงค์ลมความเร็วต่ำ โดยอุโมงค์ลมที่สิ่งมีขนาดที่เหมาะสมกับหน้าตัดในส่วน Working section
เป็น 90×120 ตารางเมตร เป็นอุโมงค์ลมแบบดูด ไขว้ใบพัด 6 กลับ แบบปรับpitch (Pitch)
ไม่ได้ ภาระขับเคลื่อนใบพัดกระทำโดยใช้ลม ใบพัดมีความเร็วรอบตัวหมาด 2.2 กิโลเมตรต่อ

ได้มีการทดลองตรวจสอบผลของการทำงานของพัดลมว่า เกิดการเหนี่ยว
นำให้เกิดการควง (Swirl) ของอากาศในปัจจุบัน Working section ซึ่งได้ปรับปรุงโดยติดตั้ง
เครื่องกันควงด้านหลัง Working section จนทำให้การควงของอากาศหมดไป ซึ่งการควงของ
อากาศใน Working section ที่ไม่เป็นเกียรติของการใช้งานจริง จากนั้นเป็นการทดลอง
ที่ความเร็วลมต่าง ๆ เพื่อหาการแยกแยะความเร็วใน Working section ได้พบว่ามีความเร็ว
ที่ลิ่มแม่นยำตลอด แต่การหาการแยกแยะความเร็ว (velocity profile) ในปัจจุบันยังคงดำเนิน
(Boundary Layer) นั้น ถ้าได้กระทำเพราจะเครื่องมือรักไม่ลาม เวียดพอด

ความเร็วลมสูงสุดที่กระทำได้เป็น 8.1 เมตร/วินาที ที่ความเร็วรอบข้องใบพัด
717 RPM ซึ่งพบว่าประสิทธิภาพของใบพัดที่กระทำงานสูงสุดนี้เป็น 16.13 เปอร์เซนต์ ประสิทธิ-
ภาพของอุโมงค์ลมที่สิ่งนี้ ยังสามารถปรับปรุงได้ด้วยการเพิ่มกำลังบีบ หรือออกแบบใบพัด
ใหม่

ได้เล่นอ่อนๆ ทางในการออกแบบระบบระบายอากาศ โดยการใช้ Strain gauge ซึ่งจะ
เป็นประโยชน์สำหรับการใช้งานอุโมงค์ลมที่สิ่งนี้เป็น นำไปได้อย่างล้มเหลวท่อไป

Abstract

The Construction, modification and evaluation performances of the low-speed wind-tunnel.

Mr. Sumpun Chaitep

This report describes about the design, construction and evaluation performances of the low speed wind-tunnel. The suction type wind-tunnel has a working section of $90 \times 120 \text{ cm}^2$. driven by a 6 blades fixed pitch type propeller and the power source is a 2.2 kW variable speed 1 phase AC motor.

The wind-tunnel has been modified by attaching an anti-swirl fins behind the working section in order to eliminate the swirl air in the working section. The experiment is carried out at various setting RPM of the propeller and show the results that air velocity distributions throughout the working section are uniform at any particular RPM. However, the velocity profile in the region of boundary layer near the surface of the working section cannot be done as the insufficient accuracy of the measuring instrument use in this experiment.

The maximum wind velocity can be developed so far is 8.1 m/s at the propeller speed of 717 RPM and found that the propeller efficiency at this maximum condition is 16.13 percent. The performance of the wind-tunnel can be improved either by increasing the power input or by redesigning of the propeller.

A future design of the forces measuring system for the wind-tunnel has been mentioned.

กิติกรรมประจำภาค

งานวิสัยนี้สำเร็จลุล่วงไปได้ด้วยดี ภารกิจความร่วมมือและข่ายเหลือจากบุคคลหลาย ๆ ฝ่าย ขอขอบคุณ คุณนาย ยุพานิช ธรรมภูมิ คุณประชุม ล่ำซำ คุณมนัส พล ข้าราชการชั้นสูง คณะครุศาสตร์ หงษ์ศักดิ์ ในการสร้างส่วนปรังกอบต่าง ๆ ของอุปกรณ์ด้วยความวิธียะ อุตสาหะ เป็นอย่างยิ่ง ขอขอบคุณ คุณสมั篷 พันธ์ อธิยา ใน การประกอบติดตั้งและปรับปรุงแก้ไข นักศึกษาภาควิชาบริการรัฐเชื่อมโยงกลอกรายคนที่ได้ป้ายใน การเขียนแบบและการทดลอง คุณสุริย์ ดียปริญญา สําหรับงานคอมพิวเตอร์ และภาควิชาบริการรัฐเชื่อมโยงกล สําหรับความยั่งยืน ทางห้องเรียน ศูนย์ฯ ในด้านเครื่องมือและอุปกรณ์ ผู้ช่วยค่าล่อมตราจราษรบลังกิต ล้วนคำสั่งนักศึกษา รองค่าล่อมตราจราษรบ ดร.ปิยะรัตน์ บุญ-หลง และ ดร.อภิรัตน์ พลชัย ที่ช่วยลับลิ้มหุนในด้านข้อคิดเห็นต่าง ๆ และกำลังใจ และขอขอบคุณคณาจารย์ ดร.วิวัฒน์ งาม อาจารย์วัลลภ กรรมการหลายท่านในคณะกรรมการโครงการ รวมถึงการวิสัยบรรจุเดือนพฤษภาคม ที่มีส่วนร่วมในการดำเนินการให้เกิดความพยายามทำงานวิสัยนี้ขึ้นมา

ท้ายที่สุด งานวิสัยนี้จะไม่สามารถดำเนินการได้เลย หากไม่ได้ความช่วยเหลือจากทุนอุดหนุนการวิสัย ประจำปีงบประมาณ 2527 ของคณะบริการรัฐเชื่อมโยง มหาวิทยาลัยเชียงใหม่ ผู้ดำเนินการวิสัย มีข้อแลกเปลี่ยนความขอบคุณเป็นอย่างสูงมา ณ ที่นี่

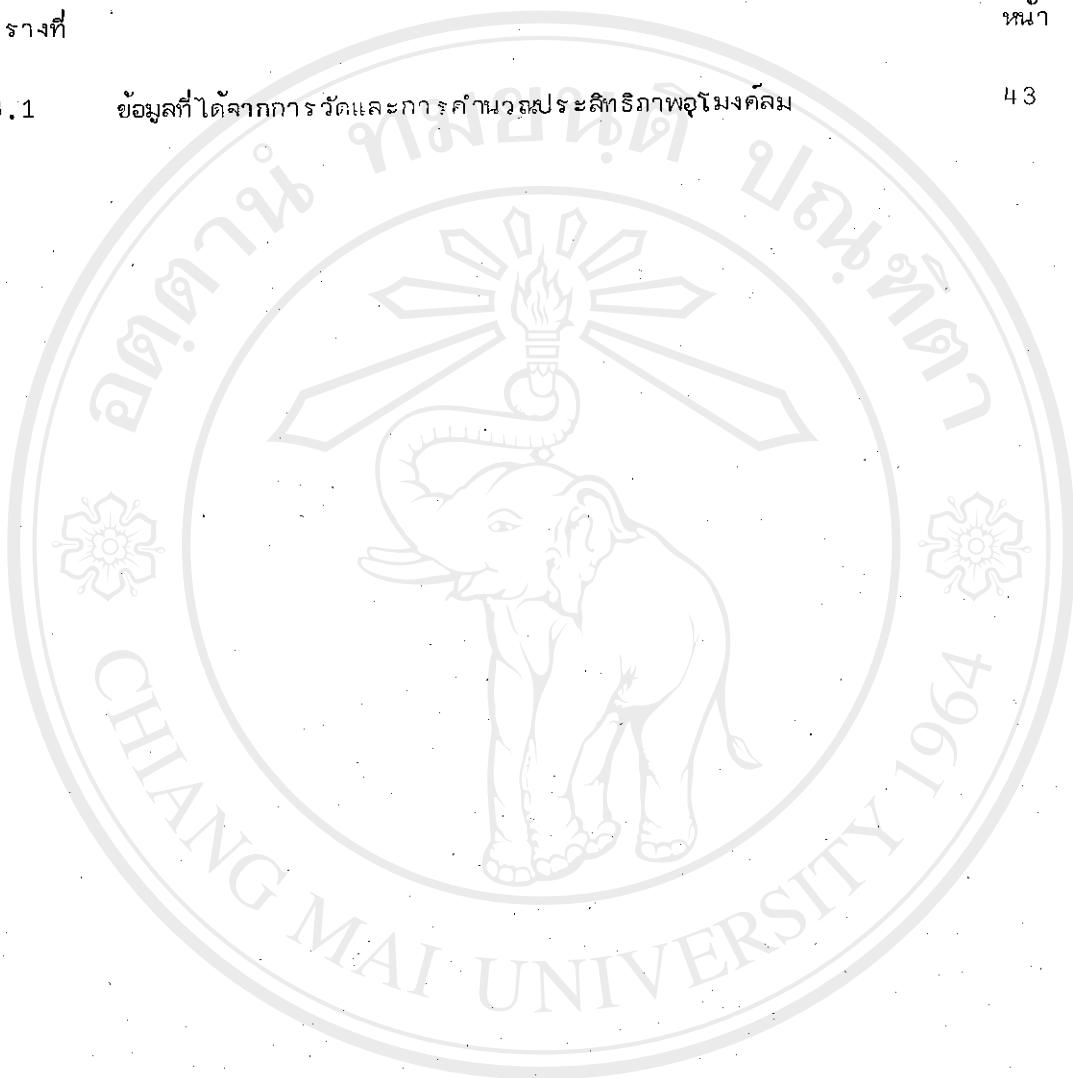
กิติกรรมมหาวิทยาลัยเชียงใหม่
Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved

รายการค่าใช้จ่ายประกอบ

ตารางที่

หน้า

3.1 ข้อมูลที่ได้จากการวัดและคำนวณประสมสิทธิภาพอัมโนเจล 43



ลิขสิทธิ์มหาวิทยาลัยเชียงใหม่
Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved

รายการภาพประกอบ

ข้อที่	หน้า
1.1 แสดงการสัดทั่วไปของอุโมงค์ลม	2
1.2 อุโมงค์ลมแบบเปิดชนิดเป่าอากาศเข้า	4
1.3 อุโมงค์ลมแบบปิดชนิดดูดอากาศออก	5
2.1 แสดงส่วนประกอบล้วนต่าง ๆ ของอุโมงค์ลมก่อนออกแบบ	8
2.2 รายละเอียดล้วนโครงสร้างเพื่อรับ Mouth Fairing ของปากทางเข้า	9
2.3 แสดงแผ่นคลีเนลิกแคนที่จะประกอบเป็น Mouth Fairing ของปากทางเข้า	10
2.4 แสดงการประกอบโครงสร้างและกรอบภายในของ Setting section	11
2.5 รายละเอียดโครงสร้างล้วนที่เป็น Working section	12
2.6 แสดงการบุไม้อัดเข้ากับโครงสร้างของ Working section	13
2.7 รายละเอียดการประกอบพลาสติกของ Working section	14
2.8 รายละเอียดการประกอบพลาสติกของ Working section	15
2.9 รายละเอียดโครงสร้างของล้วนรับ Developing tunnel	16
2.10 แสดงแผ่นคลีและรายละเอียดการขึ้นรูป Developing tunnel	17
2.11 รายละเอียดแทนรับพัดลมดูดอากาศ	18
2.12 แสดงโครงสร้างรับตัวพัดลม	19
2.13 แสดงการประกอบชุดใบพัดเข้ากับตัวโครงสร้างรับ	20
2.14 แสดงส่วนประกอบติดตัวใบพัดเข้ากับถุงใบพัด	21
2.15 แสดงรายละเอียดของ การขึ้นรูปใบพัด	22
2.16 แสดงการประกอบชุดใบพัดเข้ากับเหล็ก, แบร์ และผูเลียร์	23
2.17 รูปปากทางเข้าที่สร้างแล้ว	25
2.18 รูป Developing tunnel กต Löf ประกอบเข้ากับ Working section	26
2.19 รูปชุดล้อรับน้ำหนักปากทางเข้าที่ติดตั้งแล้ว	30
2.20 รูปลักษณะปากทางเข้าเมื่อประกอบกับตัวอุโมงค์ลมแล้ว	31
2.21 รูปแสดงการติดตั้งตะแกรงกันปากทางเข้า	31

รูปที่	หน้า
2.22 รูปแสดงสักษณะการเปิดปีคติของโครงสร้างล้วนหน้าของ Working section	32
2.23 ภาพในอุโมงค์ลมมองจากปากทาง Working section แสดงให้เห็นการติดตั้งพัดลมและการเปลี่ยนภาคตัดข้อง Developing tunnel	32
2.24 การติด Catch wire ตั้งทางพัดลมเพื่อกันการเสียหายของพัดลม	33
2.25 รูปอุโมงค์ลมที่ประกอบล้มบูรณาการทางด้านลับ มองจากภายในออกภายนอก	33
3.1 ปรากฏการณ์ของแรงหมุนคงอากาศใน Working section ด้วยอิทธิพลของภาระงานหัวลม	34
3.2 แปลนที่นับอุโมงค์ลมช่วง Testing section ติดตัวยใหม่เพื่อสังเกตผลการหมุนคงของลม	35
3.3 แสดงภาคตัด A-A ของ Working section (จากรูปที่ 2.1) ซึ่งถูกแบ่งเป็นกึ่กต่าง ๆ	36
3.4 อุโมงค์ลมยกระหงำการทดลอง	40
3.5 การวัดความเร็วที่กึ่กต่าง ๆ ขณะทดลอง	41
3.6 Inclined manometer ที่ใช้ในการทดลอง	41
4.1 แนวทางการงานของระบบวัดแรงด้วยไช่แก๊สและเลาเตีย ประกอบ Strain gauge	47
4.2 แนวทางการงานของระบบวัดแรงด้วยกลไกประกอบ Strain gauge	48

บทที่ 1

บทนำ

อุ่มคงค์ล้ม นับว่า เป็นเครื่องมือสำคัญที่มีความจำเป็นมากที่สุดอันหนึ่ง ในการทดลองงานทางค้านต่าง ๆ ในห้องปฏิบัติการ ในประเทศไทย เครื่องนี้แล้วหรือประเทศที่กำลังพัฒนาหรือลูกบ้านที่มีอยู่ในค้านการค้นคว้าวิศวกรรมศาสตร์ที่อยู่ในประเทศไทย เป็นเครื่องทดสอบลักษณะทางกายภาพ ไม่ได้มีการสร้างใช้ทั่วไปในลูกบ้านที่เกี่ยวข้องกับงานวิศวกรรมฯ นอกจากอุปกรณ์ที่มีบางหน่วยงานที่มีอยู่แล้ว เช่น อุปกรณ์และดูดอากาศทำงานขนาดเล็กในห้องทดลองเท่านั้น หรือหากยังมีขนาดใหญ่อยู่บ้าง ก็ล้วนแต่สั่งซื้อจากต่างประเทศเป็นชุดสำเร็จ มีราคาแพงเป็นต้น สักกะจะงานวิศวะที่จะใช้ประโยชน์ได้จากการอุ่มคงค์ล้มนี้ มีหลากหลายเชิงชลประภานะ เป็นตัวอย่างได้ เช่น การใช้หัดล่วบดูดสักกะจะทางอากาศค่าพลศาสตร์ของเทหรัตถุที่ต้องก่อสร้าง ที่เหมาะสมเพื่อการเคลื่อนไหวไปในอากาศหรือการศึกษาแบบจำลองของการผิดกระ Guarantees ของน้ำที่ไหล จากการฉลุประทาน (water sprinkler) โดยมีอิทธิพลของลมมาเกี่ยวข้องเรื่อยไป ศึกษาผลของลมที่มีต่อการระเหยและศูนย์เสียงน้ำของพืชหรือของติน นอกจากนี้ยังสามารถใช้ในการศึกษาผลกระทบของลักษณะทางกายภาพของวัสดุต่างๆ หรือศึกษาผลของลมที่ต้องดูดลมด้วยวัสดุต่างๆ ที่อยู่อาศัยเหล่านี้เป็นต้น ความจริงแล้วยังมีประโยชน์อื่น ๆ อีกมากมายในการใช้อุ่มคงค์ล้มมาใช้

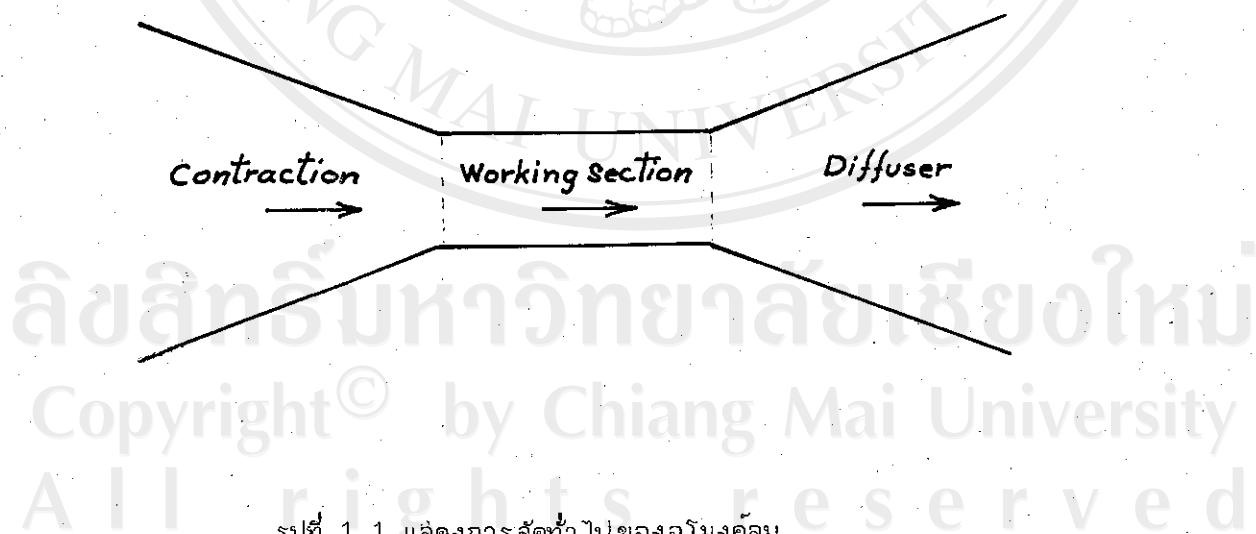
1.1 สักกะจะทั่วไปของอุ่มคงค์ล้มความเร็วต่าง

อุ่มคงค์ล้มจะเป็นเครื่องมือที่สร้างการไหลของอากาศที่สามารถควบคุมการไหลทั้งความเร็วของอากาศและการบังคับให้การไหลเกิดความราบรื่นหรือความเป็น Turbulence น้อยที่สุด การไหลของอากาศที่ยกลร่างด้วยอุ่มคงค์ล้มนั้นจะสามารถเอาไว้ตู้ประท่องสำรองที่ต้องการนำไปตั้งไว้ ทำให้สามารถศึกษาทั้งพฤติกรรมต่าง ๆ เช่น สักกะจะการไหล แรงต่าง ๆ ที่เกิดขึ้นต่อวัตถุที่ล่นใจศึกษานั้น ซึ่งการศึกษาพฤติกรรมต่อวัตถุจำลองนั้นก็จะสามารถนำไปปรับใช้ได้จากการศึกษาพฤติกรรมของอากาศที่ไหลผ่านวัตถุตัวจริง ได้ ทั้งนี้ในการประมวลผลหมายของข้อมูลที่ได้จากการทดลองแบบจำลอง ในอุ่มคงค์ล้มก็จะมีความหมายลักษณะเดียวกันที่บ่งลงไบเน็ต (scale effect) เมื่อจากค่า Reynolds number ที่ไหลผ่านแบบจำลองจะมีค่าผับกว่าของการไหลที่ผ่านตัวจริง

ด้วยน้ำมันลูกปืนขยายหลักสิ่ง จะต้องการให้มีแบบจำลองที่มีขนาดใหญ่ที่สุดเพื่อให้ Reynolds number มีค่าเข้าใกล้กับการไหลที่ผ่านผ้าชั้นมากที่สุด ซึ่งมีเป็นเหตุผลทำให้ต้องสร้างอุโมงค์ลมให้มีขนาดใหญ่ที่สุดเท่าที่จะทำได้ รวมทั้งใช้เทคนิคที่ทำให้ความดันในอุโมงค์ลมมีค่าสูงขึ้นซึ่งช่วยในการลดค่า scale effect ลงได้ซึ่งนี้จะเป็นอุโมงค์ลมแบบจารย์คือวัดอากาศได้

ความต้องการพื้นฐานอีกอย่างหนึ่งในการสร้างอุโมงค์ลมก็คือ ต้องการให้มีบริเวณหรือขอบเขตที่มีการไหลที่ Uniform มีความปั่นป่วน (Turbulence) และการคงตัว (swirl) น้อยที่สุด ซึ่งบริเวณหรือขอบเขตนี้จะใช้เป็นเก้าอี้ทดสอบแบบจำลอง บริเวณนี้เรียกว่า Working section กำลังที่ต้องการในการขับพัดลมของอุโมงค์ลมก็จะต้องการใช้ให้น้อยที่สุดที่หัวรับค่าหนึ่ง และที่รับน้ำตัดที่กำเนิดไว้ การผัดซุบเบบโดยทั่วไปในสภาวะที่ง่ายที่สุดนั้น จะประกอบด้วยพัดลมอันหนึ่งซึ่งอาจจะติดตั้งให้เป็นแบบถูกหรือเปักษ์ได้เพื่อทำให้อากาศไหลผ่าน Working section ตามปกติก็จะมีลักษณะที่บานรับอากาศเข้ามาที่ Working section ล้วนนี้เรียกว่า Contraction และมีลักษณะลมหลัง Working section เรียกว่า diffuser

รูปที่ 1.1 แสดงการจัดทำไประของอุโมงค์ลม



หัวข้อที่ 1.2 ความเร็วของอากาศในช่องทาง Contraction และ Expansion

Working section หรือ Contraction ยังจะทำหน้าที่เร่งความเร็วของการไหลอ่อนเข้าสู่ การทำให้คลื่น Turbulent และเพิ่ม Uniformity ล้วนตัว Diffuser จะหน่วงความเร็วของการไหลให้ช้าลงสังลักษณ์จากไหลออกมาจาก Working section นั้น ซึ่งมีผลช่วยให้การสูญเสียกำลังน้อยลงได้ ในส่วน Working section นั้น จะมีภาคตัดขวางเป็นรูปใด ๆ ก็ได้แล้ว แต่กรอบแบบไหน อาจจะเป็นวงกลมหรือสี่เหลี่ยม ที่มีการลดบุบคด弯การเติม Fillet เป็นการป้องกันการเกิดอากาศดับ (dead air) ติดอยู่บริเวณนี้

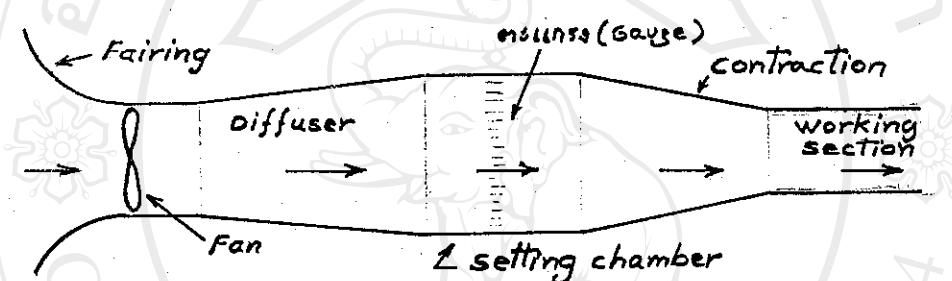
นอกจากนั้น ยังมีส่วนปลดภัยที่จำเป็น เช่น การติดตั้งตะแกรงซึ่งอาจจะเป็นตะแกรงตารางร่องผึ้ง หรือตะแกรงตารางสี่เหลี่ยมที่จะช่วยในการป้องกันอากาศให้หลุดผ่านออกจากการ เรียบยิ่งขึ้น ตะแกรงที่ว่ามีจุดตั้งที่ตั้งลงก่อนเข้าสู่ Working section ส่วนทางด้านท้ายลม ของ Working section ก่อนออกไปสู่ Diffuser นั้นจะติดตั้งตายต่ำหัวรับดักของ รัศมี- ประลังค์ก็เพื่อที่จะไปเป็นที่ตักรับเอาแบบจำลองหรือยืนยันส่วนนี้ ที่ใช้ในการทดลองใน Working section ที่เกิดหักหรืออุดตันออกจากที่ยึด ป่วยในการป้องกันการเสียหายที่จะมีต่อส่วนส่วนที่หัวลม หรือมีต่อใบพัด (เมื่อฉุบมีดลมเป็นแบบดูด)

ส่วนต่อมากสั่งในการขับเคลื่อนอากาศให้เกิดการไหลนั้น ก็จะต้องมีแพลตฟอร์ม การติดตั้ง ที่ต่อกันสุดจะต้องให้อยู่ใกล้กันสุดที่จะใกล้ได้จาก Working section หัวนี้ ก็เพื่อจะลดขนาดของ Turbulence ที่ Working section ให้เล็กที่สุด ขนาดและชนิดของแพลตฟอร์มจะเป็นตัวกำหนด ความสามารถในการทำความเร็วสูงสุดของฉุบมีดลม อย่างไรก็ตามการติดตั้งแพลตฟอร์มให้ไกลมาก ๆ นั้น ก็มีผลทึ่งการลุยเสียความตัน (Pressure loss) ในห้องลมต้องให้กำลังในการขับเคลื่อนมากขึ้น

1.2 ชนิดของฉุบมีดลมความเร็วต่ำ

เนื่องจากมีการออกแบบล้วยทางฉุบมีดลมคัลลิมอยู่มากมายหลายชนิดในที่นี้จะกล่าวเฉพาะ ฉุบมีดลมแบบเปิดหรือแบบผ่านทะลุ (open type or straight through) ซึ่งก็อาจจะเป็น แบบดูดลมออกจากหรือพ่นลมเข้าก็ได้ ลักษณะทั่วไปของฉุบมีดลมแบบพ่นลมเข้านั้น จะแลดูง่ายเห็นได้ ดังรูปที่ 1.2 ซึ่งตามรูปจะจะแสดงเชิงพาณิชย์ ล้วนตั้งลงก่อนตัว Working section และเห็นว่ามีแฟริ่ง (Fairing) ซึ่งบานรับลมอยู่ที่ทางเข้า มีใบพัดดูดอากาศเข้าจากทางแฟริ่งมาผ่าน Diffuser และมาผ่านตัว Setting chamber ซึ่งทำหน้าที่ปรับลักษณะการไหลให้มีความราบรื่นมากขึ้น

ตะแกรง (gauze) ของทางลมอยู่ เนื่องจาก Setting chamber ก็จะเข้าสู่ปัจจุบัน Contraction เพื่อส่งต่อไปยัง Working section และพื้นที่สู่ระบบอากาศภายในที่ลุด การสร้างอุ่มงค์ลมแบบนี้จะเป็นแบบที่ง่ายและราคาถูก แต่ก็หมายความว่าในงานทดลองที่ต้องการค่าโดยประมาณเพราจะล้าพาระหว่าง Turbulence นั้น ยังมีอยู่มากในการแล้อกากาค่าทำให้ความลับเสียด ของข้อมูลจะหายากกว่าและหมายความว่าแบบนี้จะต้องการพลังงานในภาระที่สูง เคสื่อนอากาศจะสูงเพราจะต้องใช้พลังงานจำนวนมากของอากาศจะถูกเพิ่มไปไม่ได้นำสูงมาใช้ประโยชน์ที่ทางเข้าออก



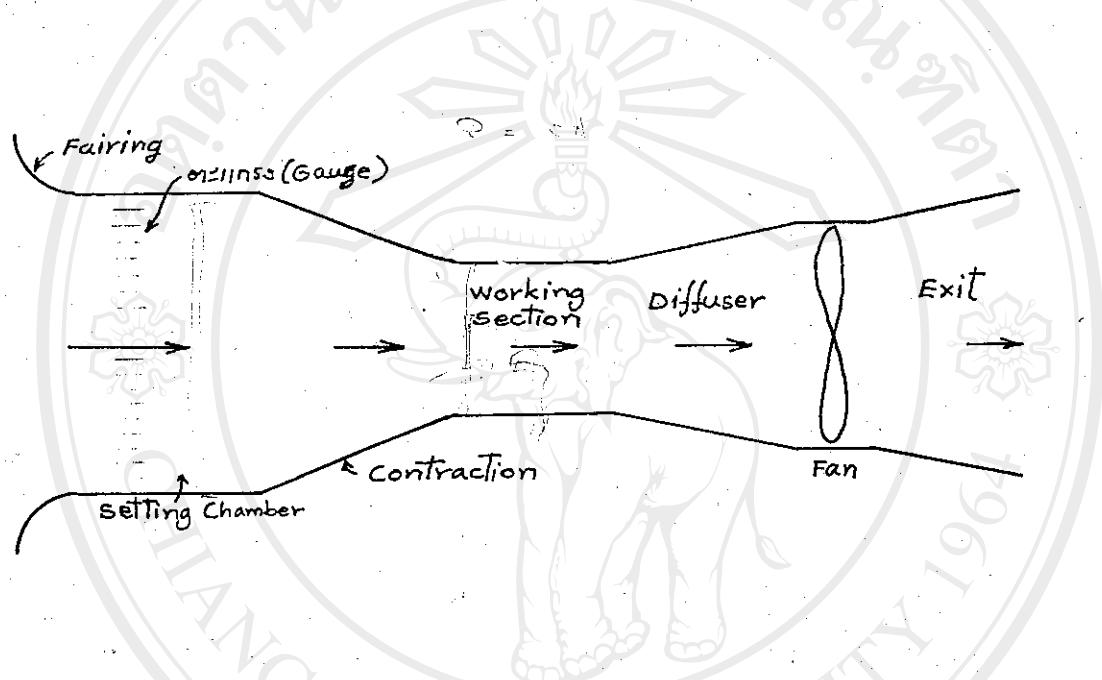
รูปที่ 1.2 อุ่มงค์ลมแบบเบิตชนิดเป่าอากาศเข้า

ล้วนอุ่มงค์แบบเบิตชนิดหนึ่งคือแบบคูด จะพิจารณาภาพร่างที่ไว้ไปของอุ่มงค์ลมแบบนี้ได้ ในรูปที่ 1.3 ตามรูปจะเห็นว่าอากาศถูกดันผ่านอุ่มงค์ลมโดยพัดลมที่ด้านท้ายของ Diffuser ทางเข้าของลมซึ่งเป็นแพร่งนั้น จะต้องไม่มีสิ่งกีดขวางทางลมภายนอกเช่น ฝาผนัง เล่า เป็นต้น ที่อยู่ใน Setting chamber ก็จะมีหน้าที่ช่วยลด Turbulent การสกัดแบบนี้จะส่งผลให้น้ำมีการให้ตราชารลด (Contraction) ซึ่งมีล้วนช่วยมากในการลด Turbulent และทำให้เกิด Streamline ที่ต้องในภาระแล้อกากาค่าที่ Working section นอกจำกนั้นการที่พยายามให้รักษาทางออก Exit ขนาดใหญ่ยิ่งก็เป็นการช่วยลดกำลังในการขับเคลื่อน

อุ่มงค์ลมแบบเบิตนี้จะเป็นแบบที่ง่ายกว่าในการสร้าง แม้ว่าจะมีข้อเสียในเรื่องของ

จำลังที่ต้องการขับเคลื่อนค่อนข้างสูง

รัฐประหารคัยด้วยการซื้อขาย จะทำให้ราคากล่องลาร้า ปรับปรุงและประเมินประสิทธิภาพของห้องครัวในความเรียบง่าย โดยใช้ลูกต่าง ๆ กันได้ในห้องตลาด และจะสร้างเป็นแบบที่ง่ายในการประกอบที่สุด โดยจะเป็นแบบเบ็ดเตล็ด



รูปที่ 1.3 ห้องครัวแบบเบ็ดเตล็ดค่าต้นทุนต่ำ

ลิขสิทธิ์มหาวิทยาลัยเชียงใหม่
Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved

บทที่ 2

การออกแบบและการดำเนินการสร้างอุโมงค์ลม

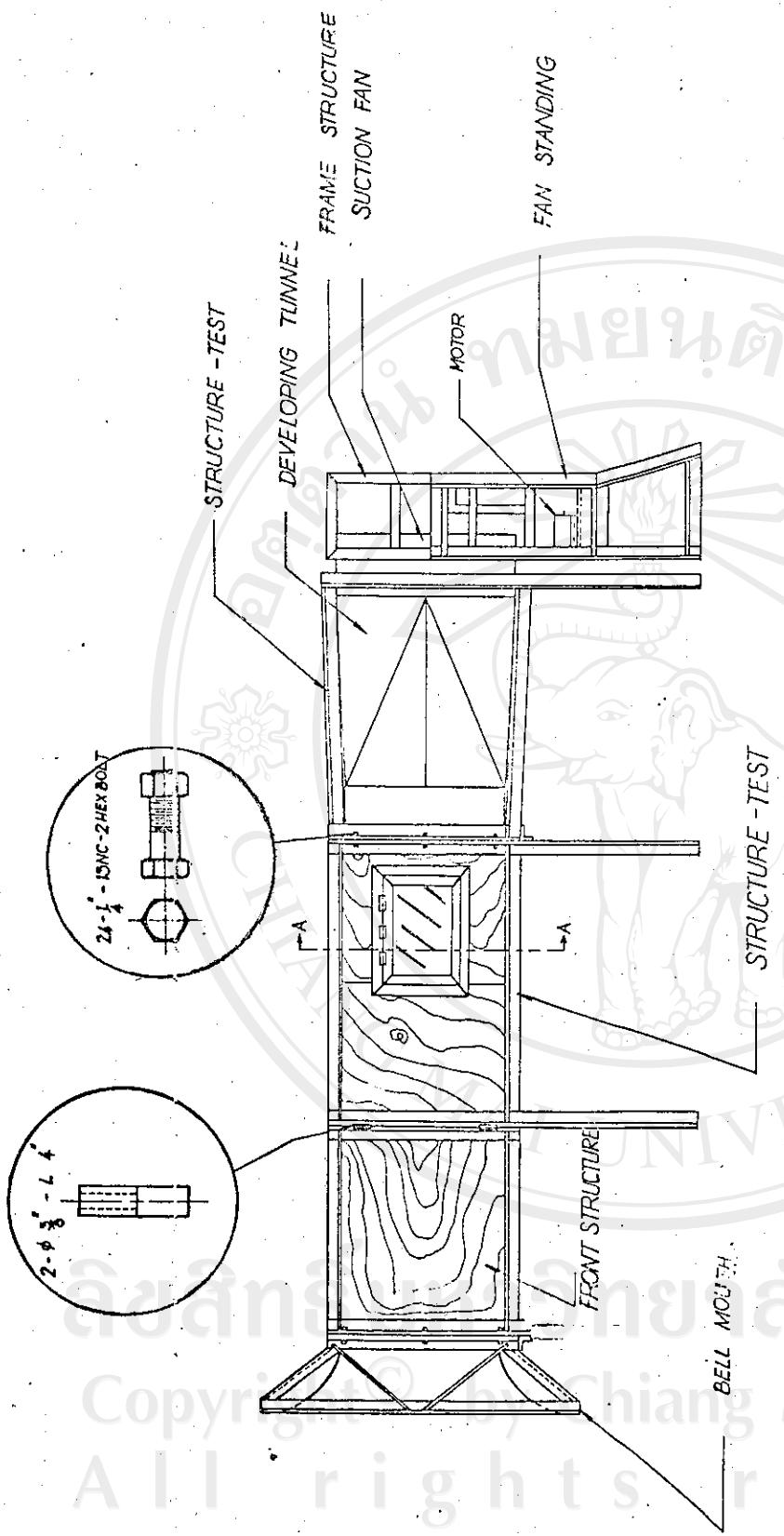
2.1 สักษณะที่นำไปและรายละเอียดของแบบที่สร้าง

เนื่องจากวัตถุประสงค์หลักคือจะสร้างอุโมงค์ลมที่มีแนวการสร้างที่ง่ายที่สุด วัสดุที่ใช้เป็นสิ่งที่หาได้ทั่วไป และให้มีการประยุกต์ใช้ได้มาก ดังนั้น อุโมงค์ลมจะสร้างโดยมีโครงสร้างของเป็นเหล็กดักขุบัวไม้อัด ลักษณะโดยทั่วไปของอุโมงค์ลมจะแสดงได้ดังรูปที่ 2.1 ซึ่งจะเห็นว่ามีลักษณะเป็นปากทางเข้า (Mouth) ซึ่งเป็นทางที่จะรับอากาศภายในออกเข้าสู่อุโมงค์ลม ปากทางเข้าจะต่อ กับโครงสร้างขนาดต้องกว้าง 90 x 120 ตารางเมตร เมตร ด้วยหน้าแปลนและก้าวการยืดด้วยลักษณะเป็น U-shaped ป้องโกรงส่วนปากทางเข้าที่ว่านี้ จะกำหนดให้เป็น Setting section ให้อากาศไหลในลักษณะที่ Uniform ก่อนผ่านเข้าสู่ Test section ตรงนี้จะต้องระหว่างปากทางเข้ากับ Setting section ผ้าตะตาที่มีเส้นใย เช่น กระดาษทราย或是 Gauze เป็นรูปตัว U ขนาด 10 x 10 ตารางเมตร ชั้นหุ้ปด้วยไม้อัดขนาด 3 มิลลิเมตร กว้าง 60 มิลลิเมตร เกือบปี๊บซึ่งกับอากาศให้ไหลราบรื่น ปลายอีกด้านหนึ่งของ Setting section จะต่อเข้ากับส่วนที่เป็น Working section การต่อเนื่องจะติดบานหันมาให้เปิดปิดได้ ระบบห้องที่จะต้องระหว่างหน้าแปลนของ Setting section กับ Working section ติดไว้ด้วยยางกันร้าว เมื่อปิดเข้ากับส่วนที่ลักษณะไขว C-Clamp บีบกับการร้าวทำให้ section ทั้งสองนี้ยึดเป็นอันเดียวกัน ในส่วน Working section (หรือ test section) นี้ จะให้ขนาดต้องกว้างในที่เท่ากัน ลักษณะเป็น Setting section กล่าวคือ 90 x 120 ตารางเมตร เมตร กับผู้ที่ผ่านน้ำสูง 90 เซ็นติเมตร ในส่วน Working section นี้จะเป็นโครงสร้างเหล็กดักขุบัวภายในด้วยไม้อัด ผิวในเรียบ滑溜 แพดานหันสำหรับการติดต่อ หรือใช้เป็นพื้นที่สำหรับติดต่อ ขนาดต้องกว้าง 80 x 80 ตารางเมตร เมตร และไว้สำหรับติดต่อเท่านั้น ไม่สามารถใช้เป็น Working section นั้น เป็นผ้าปิดเข้ากับส่วนที่แล้วจะเชื่อมต่อ ผิวด้านใน ลักษณะไขวเป็น Platform สำหรับติดตั้งการทดสอบแบบจำลองต่าง ๆ ผู้ที่ผ่านน้ำหนึ่งบุพลาสติกใส่เพื่อเรียบลื่นไม้อัดค้างใน ผนังอีกด้านหนึ่งติดตามแน่นหนาต่างเปิดปิดได้บุคคลพลาสติก ไม่เช่นกัน หน้าต่างเมื่อปิดแล้วผิวด้านในก็จะเรียบลื่นไม้อัดค้างใน หน้าต่างไขวเมื่อต้องการเข้าออกติดตั้งหรือต่อจลตอบแบบจำลอง ส่วน test section นี้ มีความยาวตลอด 240 เซ็นติเมตร ปลายอีกด้านหนึ่งของ Working section ส่วนที่เป็นโครงสร้างเหล็กมีลักษณะเป็นหน้าแปลนพร้อมกับ

ณ Supporting bracket เสื่อมอยู่เพื่อรองรับหน้าแปลนของตัวโครง Supporting frame ของชั้ต Developing tunnel ซึ่งหน้าแปลนที่เข้ามาบีดติดกันระหว่างปลาบ Working section และ Supporting frame นั้นจะเป็นขนาดสี่เหลี่ยมผืนผ้า 90×120 ตารางเมตร ตีเมตร ในล่วง Developing tunnel นั้นจะยังคงรูปด้วยเหล็กแผ่น ทำการเปลี่ยนช่องการให้เลื่อนภาคตัดลากจากสี่เหลี่ยมผืนผ้าตรงที่ต่อจาก Working section ไปเป็นภาคตัดวงกลมที่ปลายทางออกมีขนาดเส้นผ่าศูนย์กลางเท่ากันกับรอบนอกของโครงแก่นใบพัด ซึ่งเมื่อติดตั้งโครงแก่นใบพัดเข้าชิดกับปลายทางออกของ Developing tunnel ท่อวงกลมของโครงสร้างทั้งสองจะอยู่ในแนวเดียวกันโดยต้องการเยื่อรองที่จะใช้แผ่นยางรัดโดยรอบกันการรั่วของอากาศและป้องกันการลื่นล่อนจากภาระงานของใบพัดให้มีการถ่ายทอดไปสู่ล่วง Working section ให้น้อยที่สุด ขนาดใบพัดที่ใช้แม่เล่นผ่าศูนย์กลางวงใบพัด 1.00 เมตร ตั้งนั้นขนาดภายในของท่อวงกลมปลายทางออกของ Developing tunnel จะเป็นประมาณ 1.02 เมตร เท่ากันกับขนาดของวงแหวน (Shroud) ที่ล่วงรอบปลายใบพัดนั้น ใบพัดเป็นแบบ 6 กลีบ ใบเป็นแบบตรี (fixed blade) ปรับมุมพิทก์ (Pitch) ไม่ได้ ใบพัดจะให้มีกึ่งมากที่สุดเท่าที่จะมากได้ ทั้งนี้เพื่อลดการกระแทกเป็นหัว ฯ ของกระแสน้ำเนื่องจากการทำงานของใบพัด

รายละเอียดของล่วงประกอบต่าง ๆ ที่จะประกอบเป็นจุลมองค์รวมได้แล้วดัง ไว้ด้วยแบบตามรูปที่ 2.2 ถึงรูปที่ 2.16

จัดทำโดย น.ส. นิตยาลัย เชียงใหม่
Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved

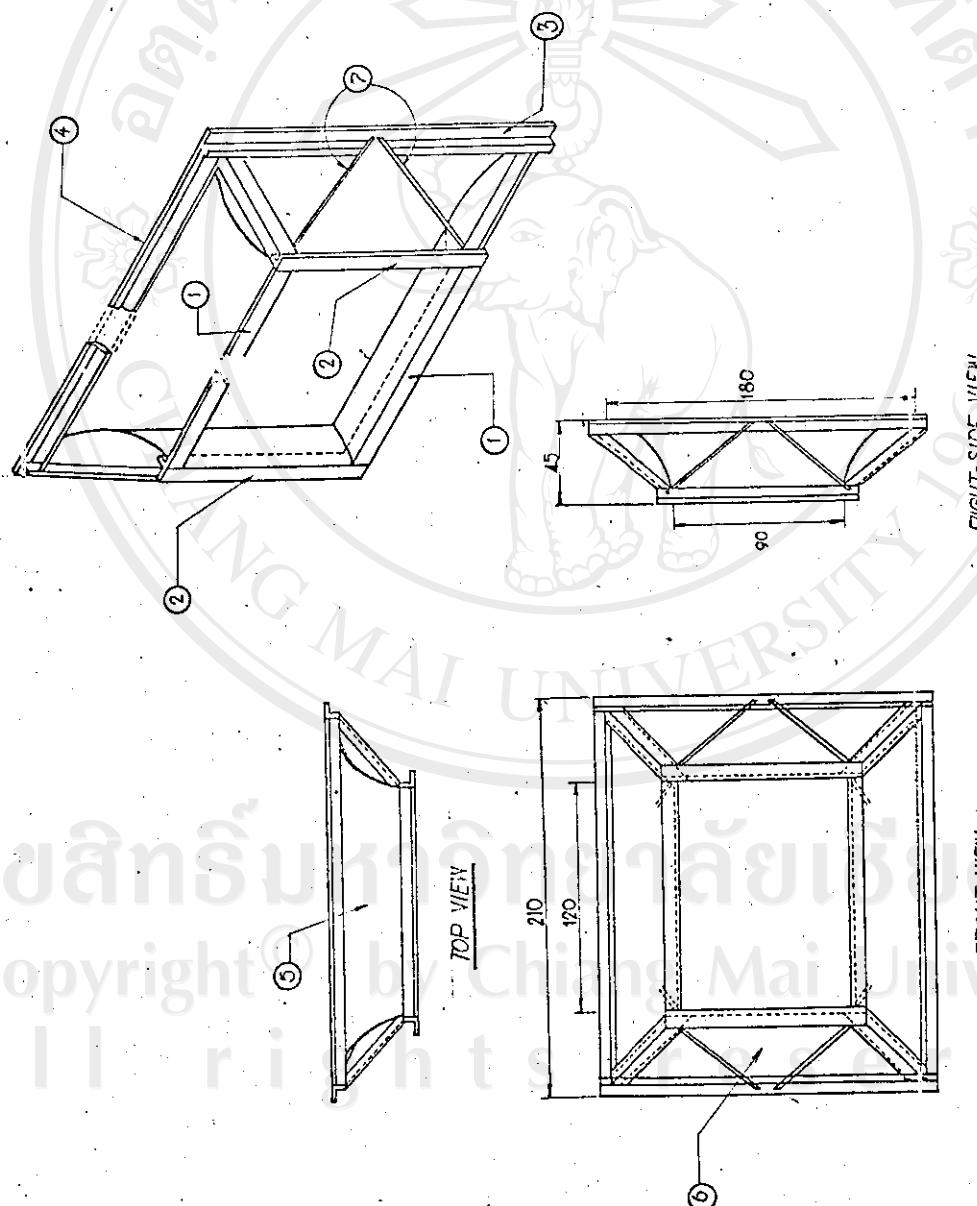


FACULTY OF ENGINEERING CHIANG MAI UNIVERSITY
LOW SPEED WIND TUNNEL
ASSEMBLY
SCALE 1:20 DIMENSION: CM.
DES BY: PRAPAT DATE: 30, SEPT 26
CHECKED BY: DATE:
PLATE NO. 1 OF 10

LOW SPEED WIND TUNNEL PROJECT

รูปที่ 2.1 เมตรและก้าวประชุมของล่วงทาง ๆ ของอุปกรณ์ที่ออกแบบ

Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved



NO	DESCRIPTION	QTY.
⑦	บานพับสี่เหลี่ยม 45 L	4
⑥	บานพับสี่เหลี่ยม 72 x 210 CM	2
⑤	บานพับสี่เหลี่ยม 72 x 180 CM	2
④	โครงสร้างสี่เหลี่ยม 65x65x6, 210 L	4
③	โครงสร้างสี่เหลี่ยม 65x65x6, 180 L	2
②	โครงสร้างสี่เหลี่ยม 65x65x6, 90 L	2
①	โครงสร้างสี่เหลี่ยม 65x65x6, 120 L	2

DETAILED OF :	BELL MOUTH
SCALE 1:20	DIMENSION: CM.
DN BY : PRAPAT	DATE : 30 SEPT 28
CHECKED BY : <i>[Signature]</i>	DATE : <i>[Signature]</i>

LOW SPEED WIND TUNNEL

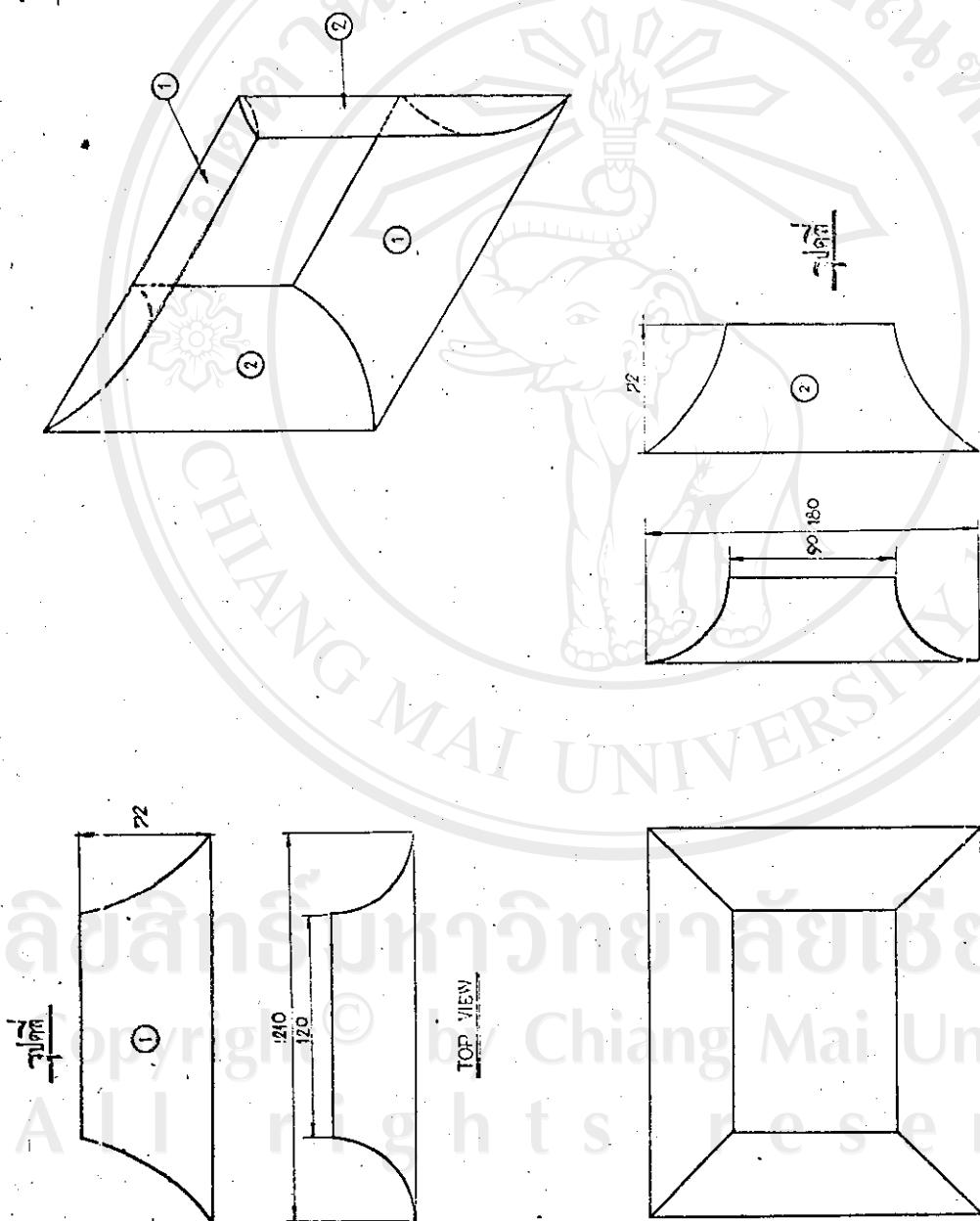
FACULTY OF ENGINEERING

CHIANG MAI UNIVERSITY

แบบที่ 2.2 รายละเอียดส่วนโครงสร้างเพื่อรับ Mouth Fairing ของปีกอากาศเจ้า

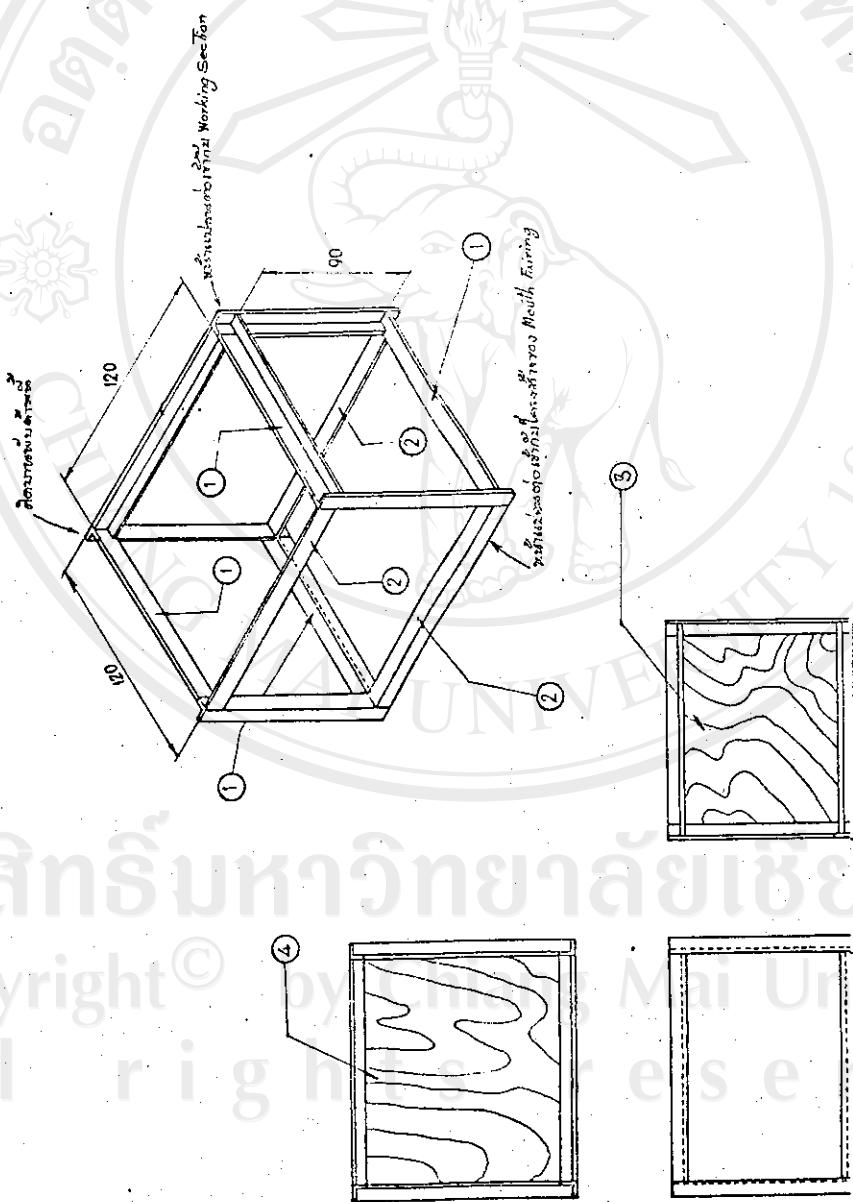
PLATE 20FB

Note
ເຮັດວຽກ Arc Welding.



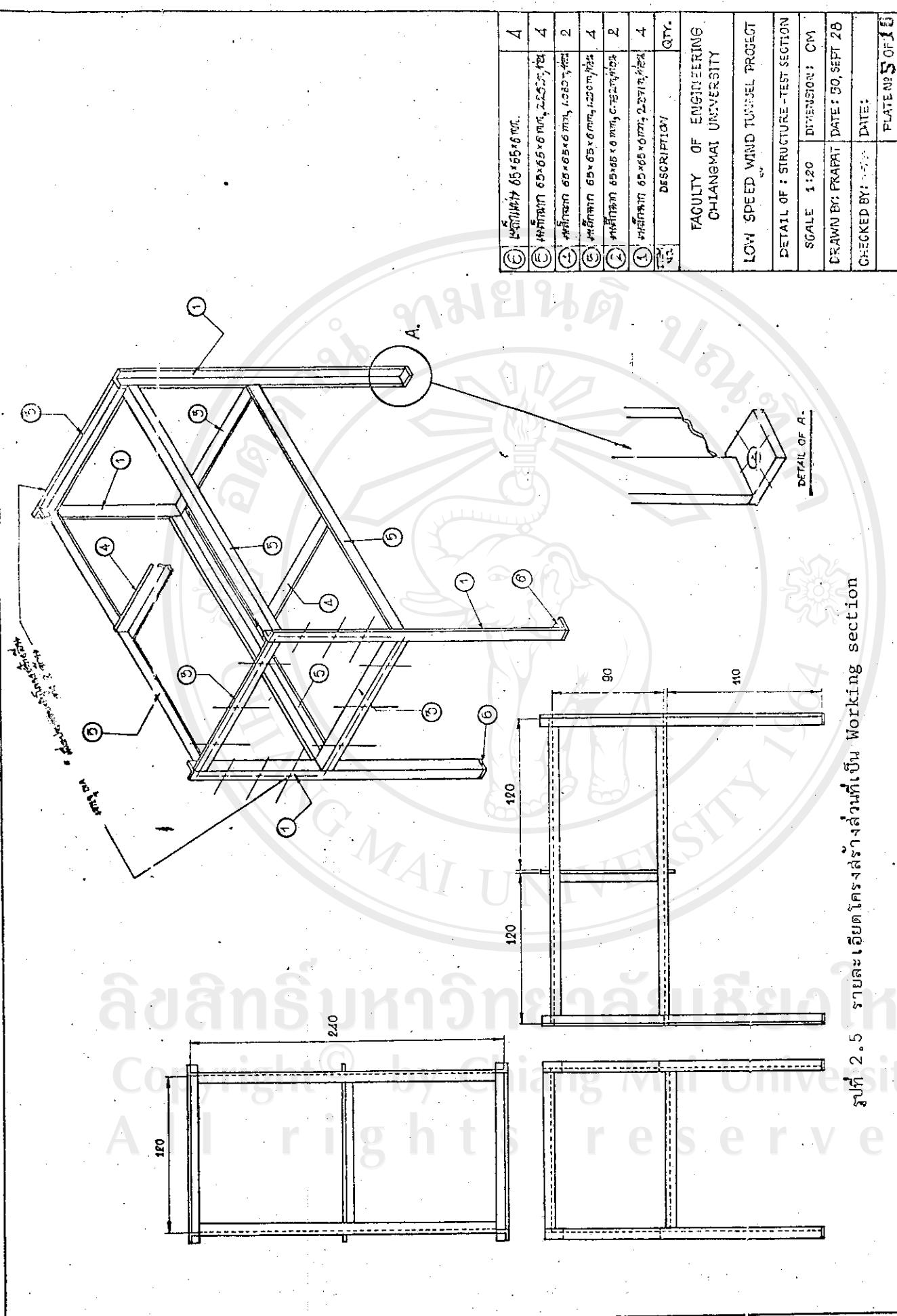
ຮູບທີ 2.3 ແລະ ຕາງໝາຍຕີ ໄສົດແຍ້ມຄນີ ເພື່ອຮັດວຽກໃຫຍ່ ມີຂະໜາດທີ່ ຢັດວຽກໃຫຍ່ ພົມ Mouth Fairing ອອງປາການ 1 ທ່າ

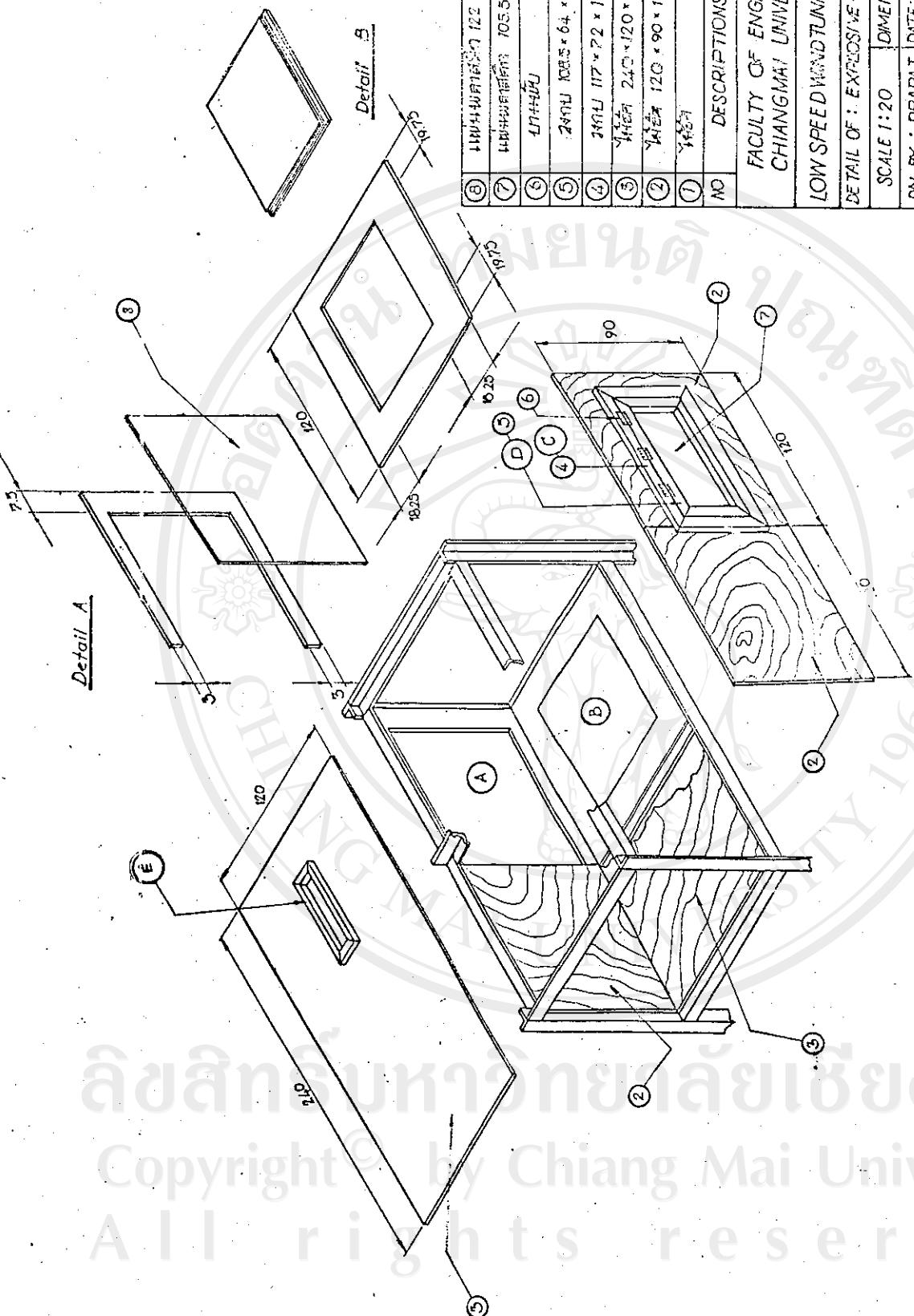
NO	DESCRIPTION	BY
④	ผู้ดูแล 120x120 C.M. 4	J.Y.
⑤	ผู้ดูแล 90x120 C.M. 4	
②	ผู้ดูแล 65x65x6 มม. 4	
①	ผู้ดูแล 65x65x6 มม. 4	
SCALE	1/20	DIMENSION: C.M.
DETAIL OF FRONT STRUCTURE		
DN BY : PRAPAT DATE : 30/3/2026		
CHECKED BY : DATE :		
		PLATE 4 : IB



รูปที่ 2.4 แสดงการประชุมเครื่องส่วนลดการรุกรานและการรุกรานของ Setting section

Copyright © All rights reserved

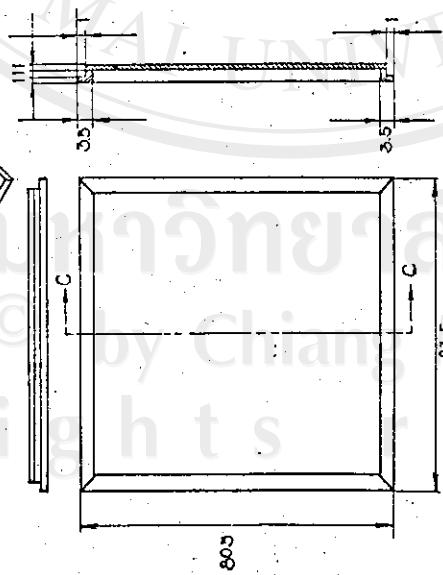
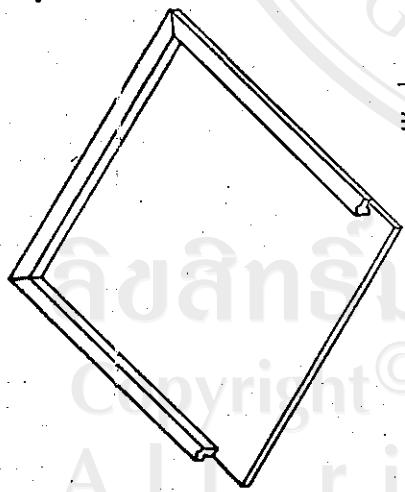




รูปที่ 2.6 ผลิตภัณฑ์นิลต์เข้ากับโครงสร้างของ Testing section

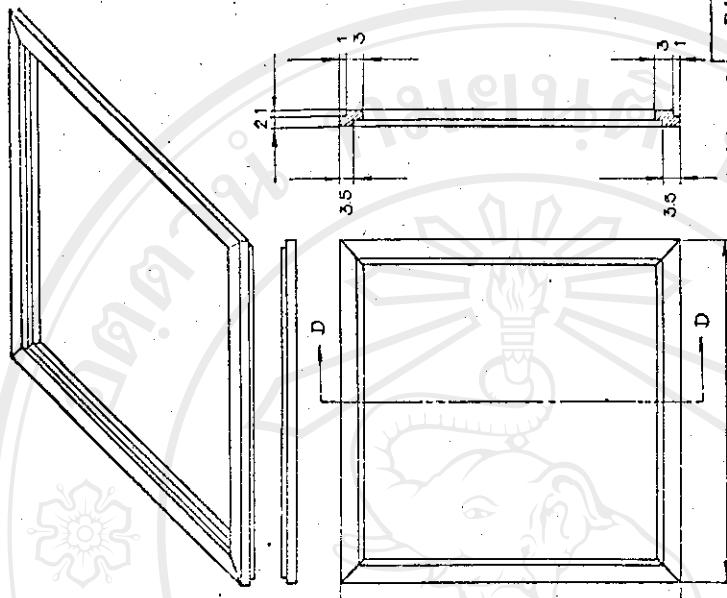
FACULTY OF ENGINEERING
CHIANGMAI UNIVERSITY
LOW SPEED WIND TUNNEL PROJECT
DETAIL OF : EXPLOSIVE VIEW
SCALE 1:20 DIMENSION: CM
DN BY : PRAPAT DATE: 30 SEPT 26
CHECKED BY: DATE:
PLATE NO 6 OF 16

DETAIL B
SCALE 1:10



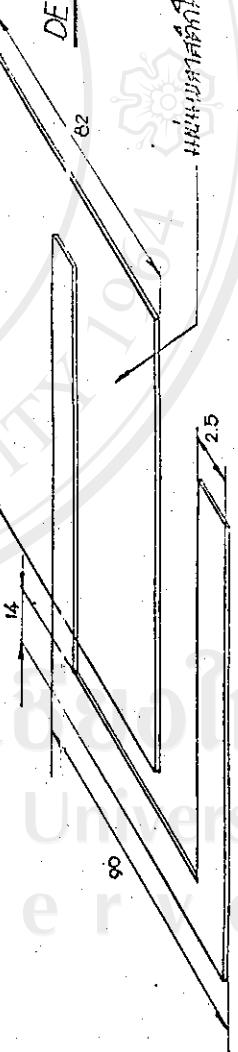
รูปที่ 2.7 รายละเอียดการประกอบโครงสร้าง Working section ผู้ออกแบบ

DETAIL B
SCALE 1:10



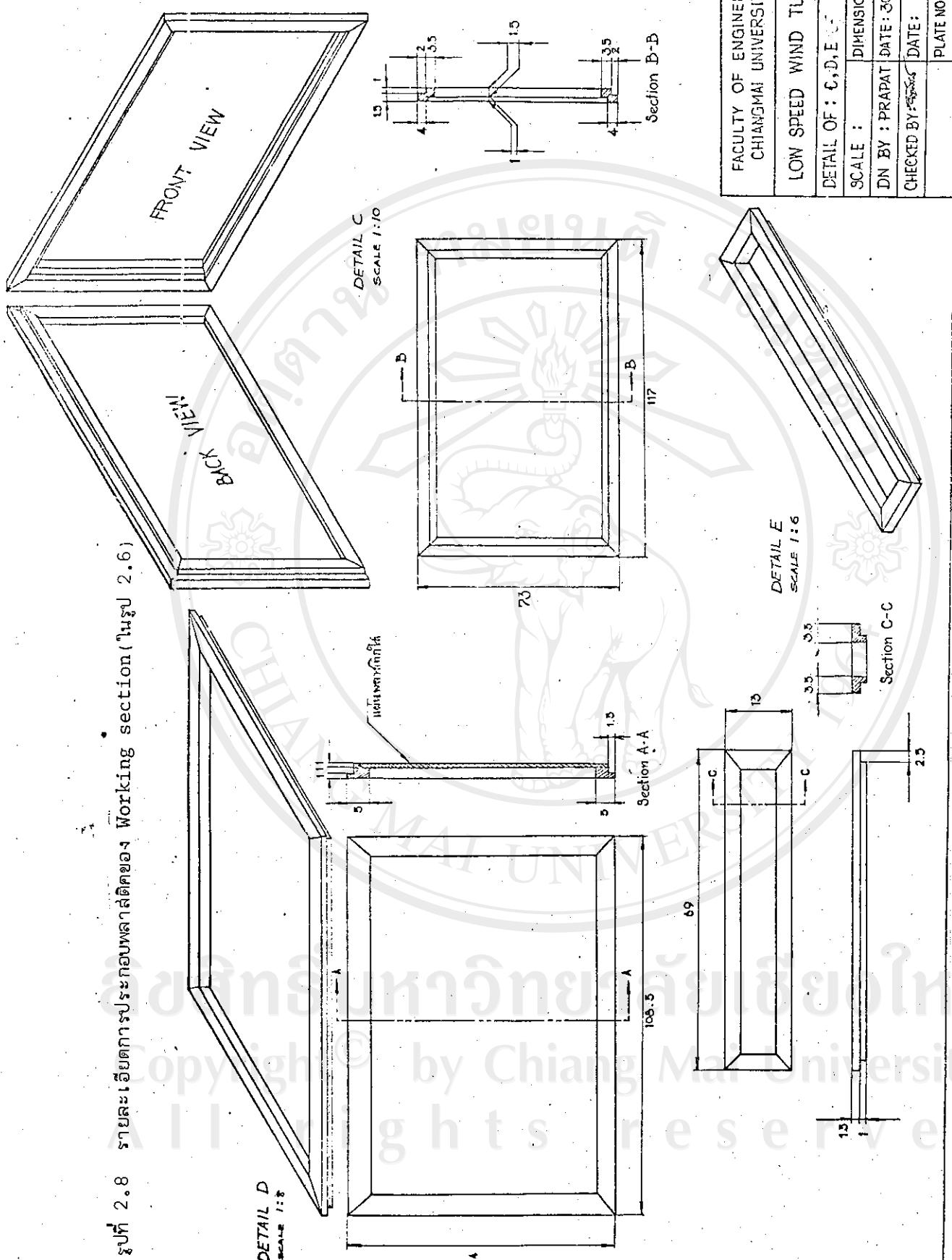
SECTION D-D
FACULTY OF ENGINEERING
CHIANGMAI UNIVERSITY
LOW SPEED WIND TUNNEL
DETAIL OF A 83
SCALE 1:10 DIMENSION : CM
DRAWN BY : PRAPAT DATE : 30/07/2551
CHECKED BY : DATE :
PLATE NO 2510

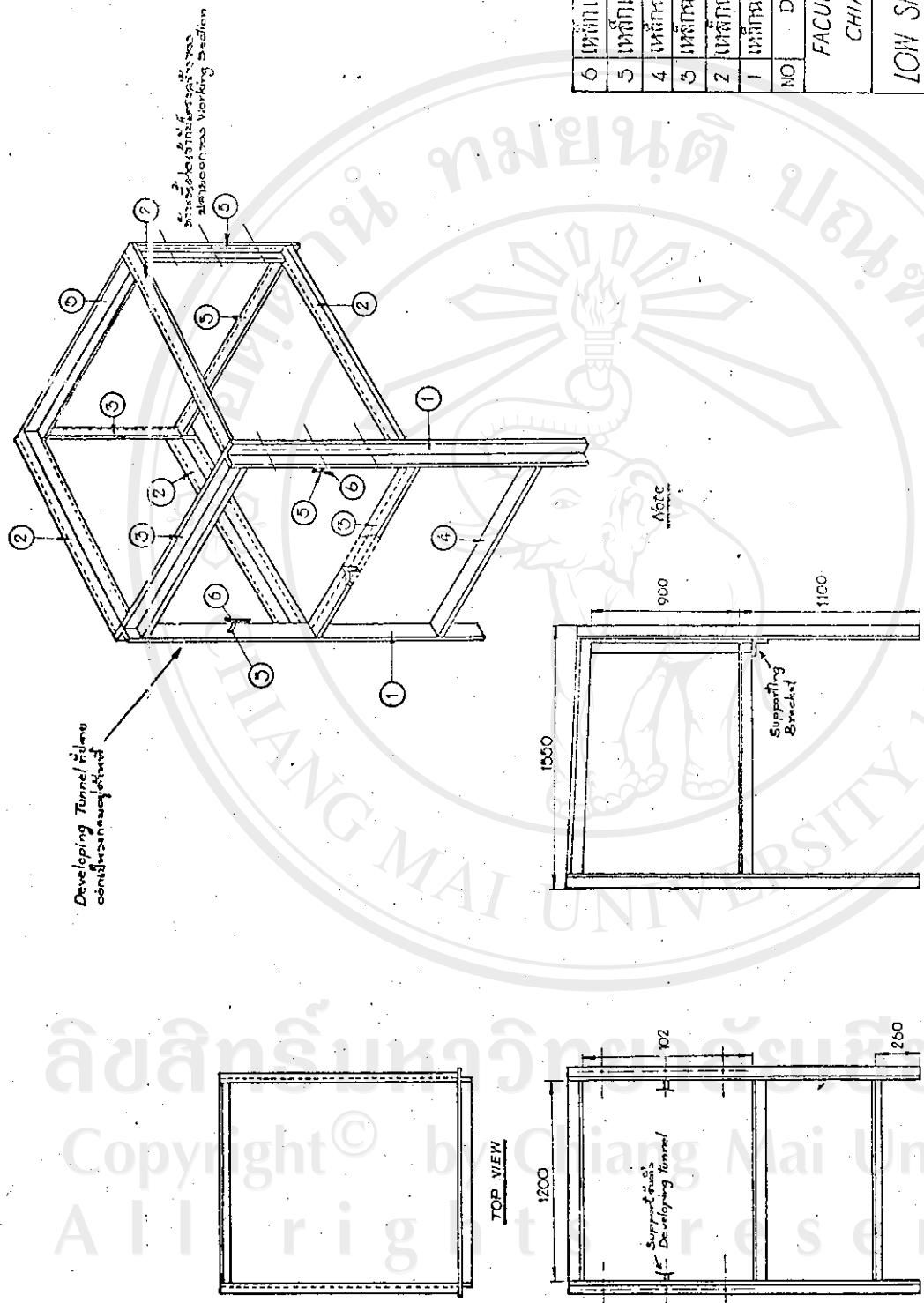
DETAIL A
SCALE 1:10

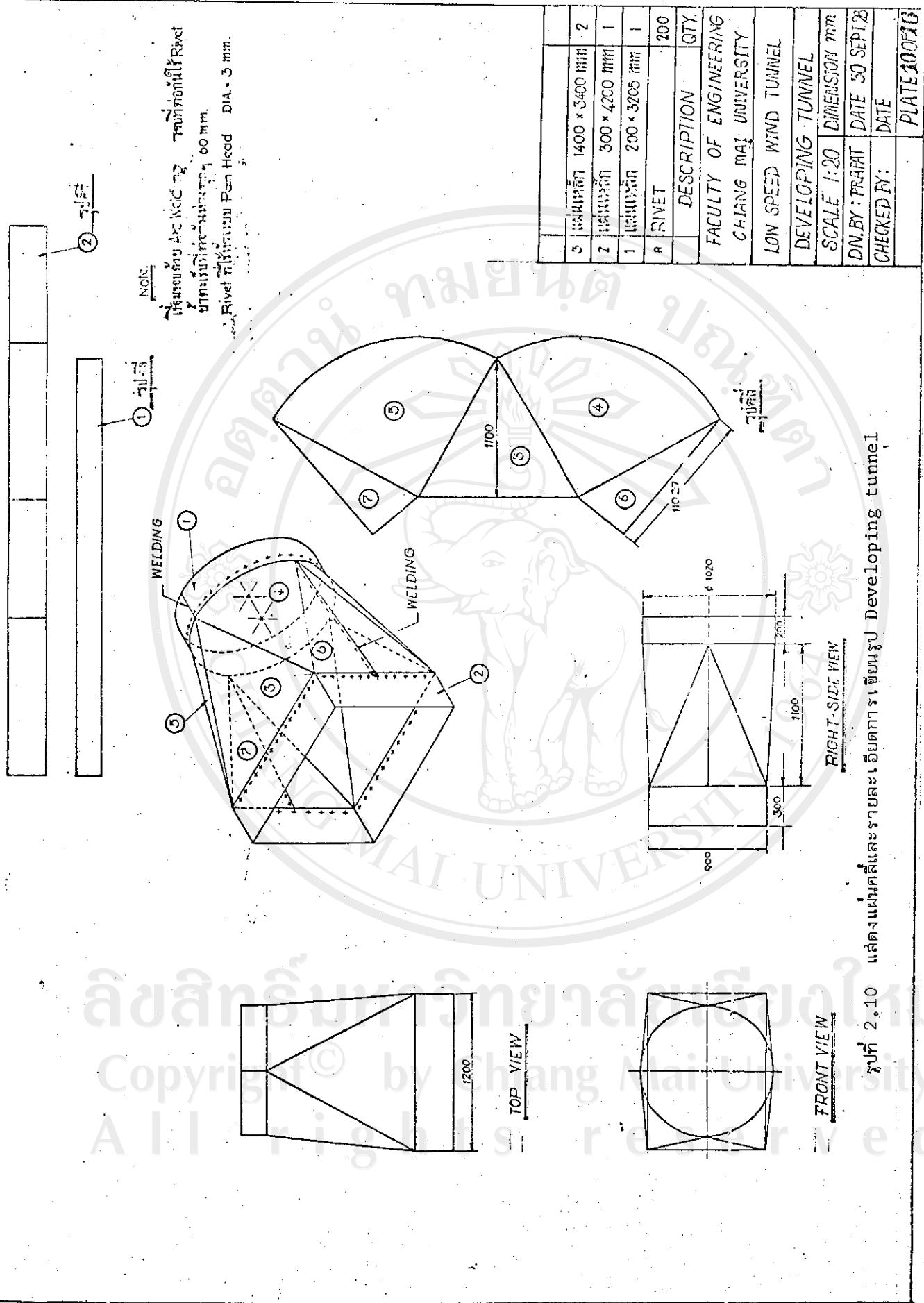


ผู้ออกแบบ A
ห้องแม่ข่าย A

รูปที่ 2.8 รายละเอียดการประมวลผลลักษณะติดข้อง Working section (ในรูป 2.6)

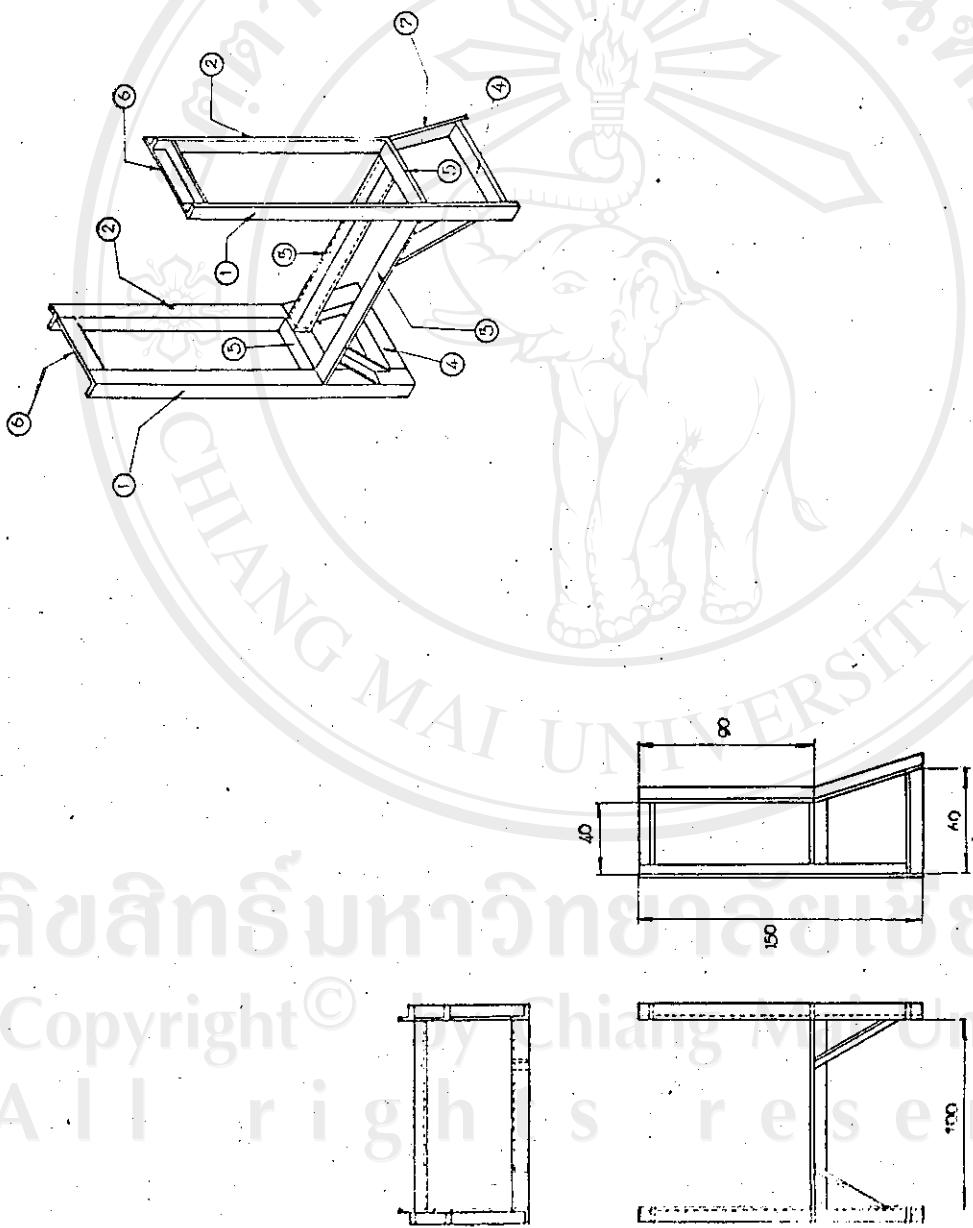






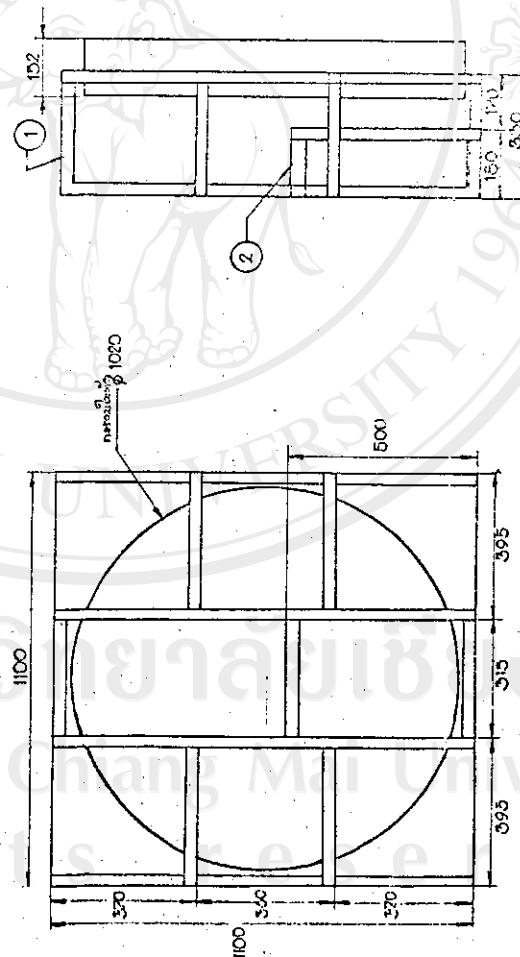
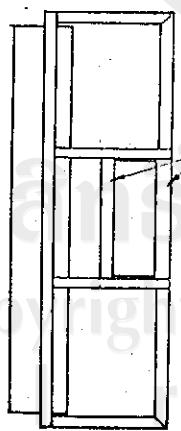
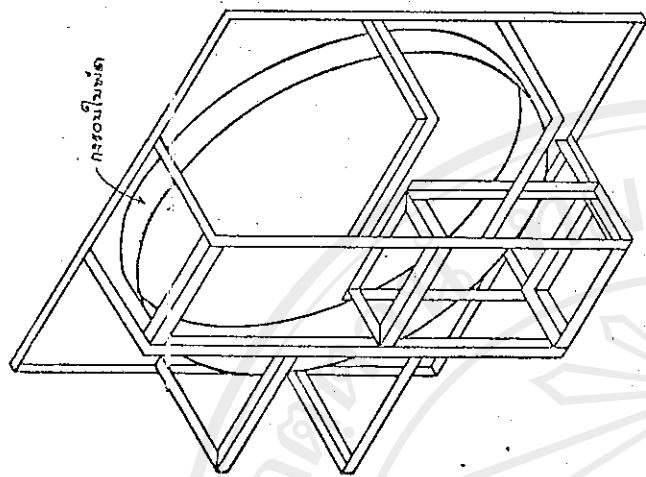
ຂໍ້ຕົກລົງ ຂໍ້ມູນລັບອົງກົມ
Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved

ITEM NO.	DESCRIPTION	DATE:
7	14. พัดลม 65x65x6, 60L 2	
6	44. พัดลม 65x65x6, 40L 2	
5	44. พัดลม 65x65x6, 40L 2	
4	44. พัดลม 65x65x6, 60L 2	
3	6. พัดลม 65x65x6, 100L 2	
2	44. พัดลม 65x65x6, 90L 2	
1	44. พัดลม 65x65x6, 150L 2	



แบบ 2.11 ร่างรุ่น เวียดดี้ แต่งรับพัสดุคอมพิวเตอร์

Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved



No.	Description	Qty.
2	L 37x37 x 3	2.5 m
1	L 30x30 x 2.5	12.5 m

FACULTY OF ENGINEERING
CHIANG MAI UNIVERSITY

SUCTION FAN

FRAME STRUCTURE

SCALE 1:10 DIMENSION/mm.

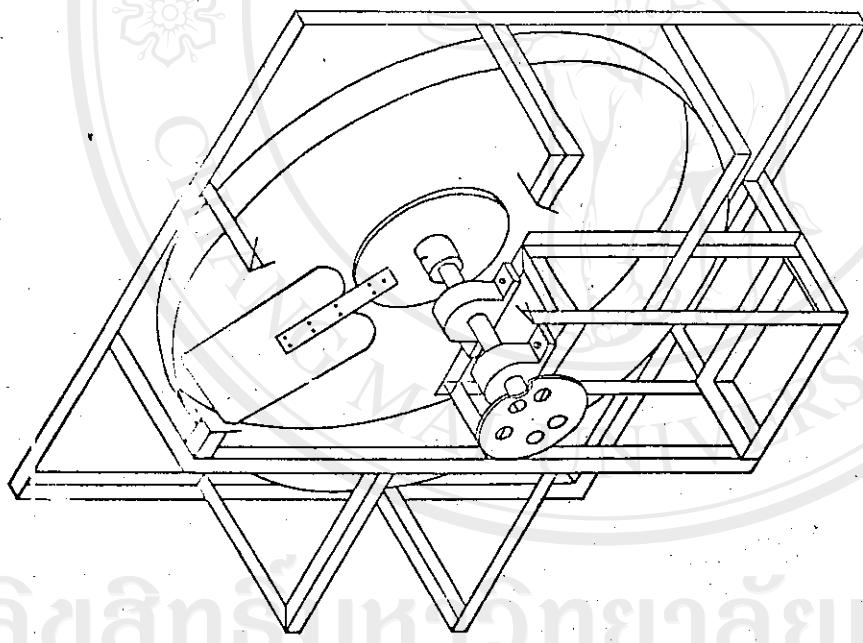
DN BY : PRAPAT DATE : 30, SEPT 28

CHECKED BY : DATE :

PLATE NO 120F15

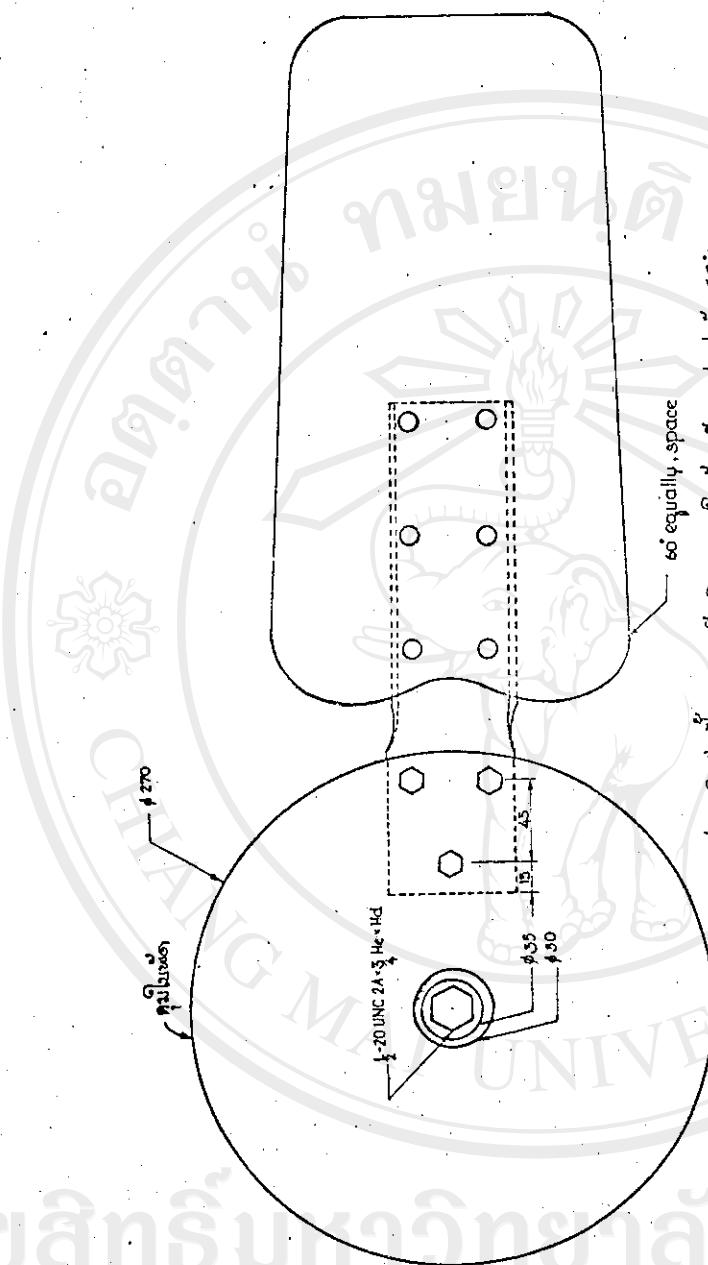
แบบ 2.12 แสดงโครงสร้างตัวท่อลม

FACULTY OF ENGINEERING CHIANG MAI UNIVERSITY	SUCTION FAN
FRAME STRUCTURE	
SCALE 1:75	Dimension mm.
DRAWN BY : PAT	DATE : 30 SEPT 28
CHECKED BY : <i>[Signature]</i>	DATE :
REF : 2-5.J-5	PLATE NO. K-377



รูปที่ 2.13 แม่ตัวการประมวลผลสูดในพัดลมซับตัวโครงสร้าง

Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved

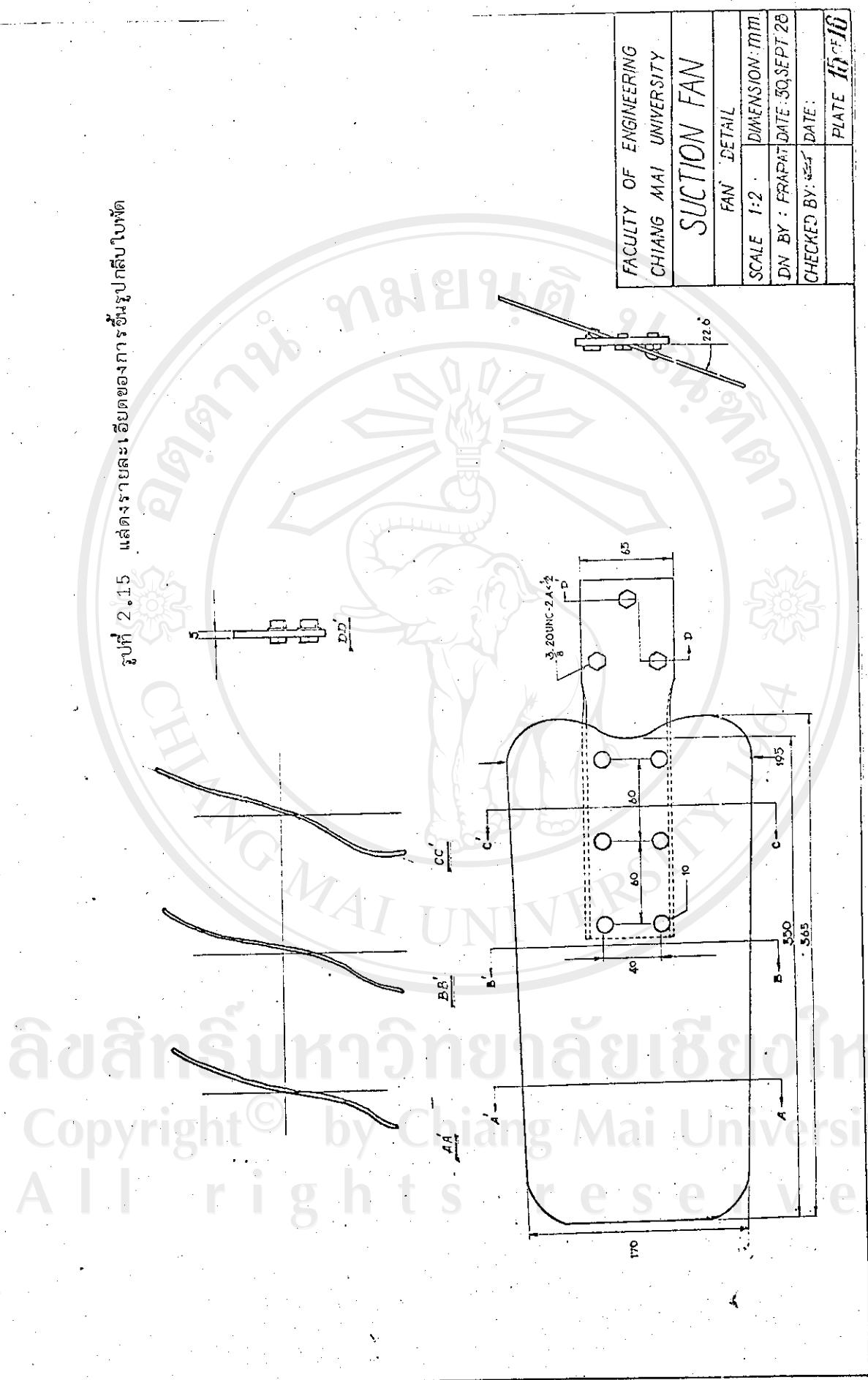


รูปที่ 2.14 ผลิตส์ส์ก์จะและการติดตัว ใบพัด เฟ้ากับดูมิ่งเปาท์

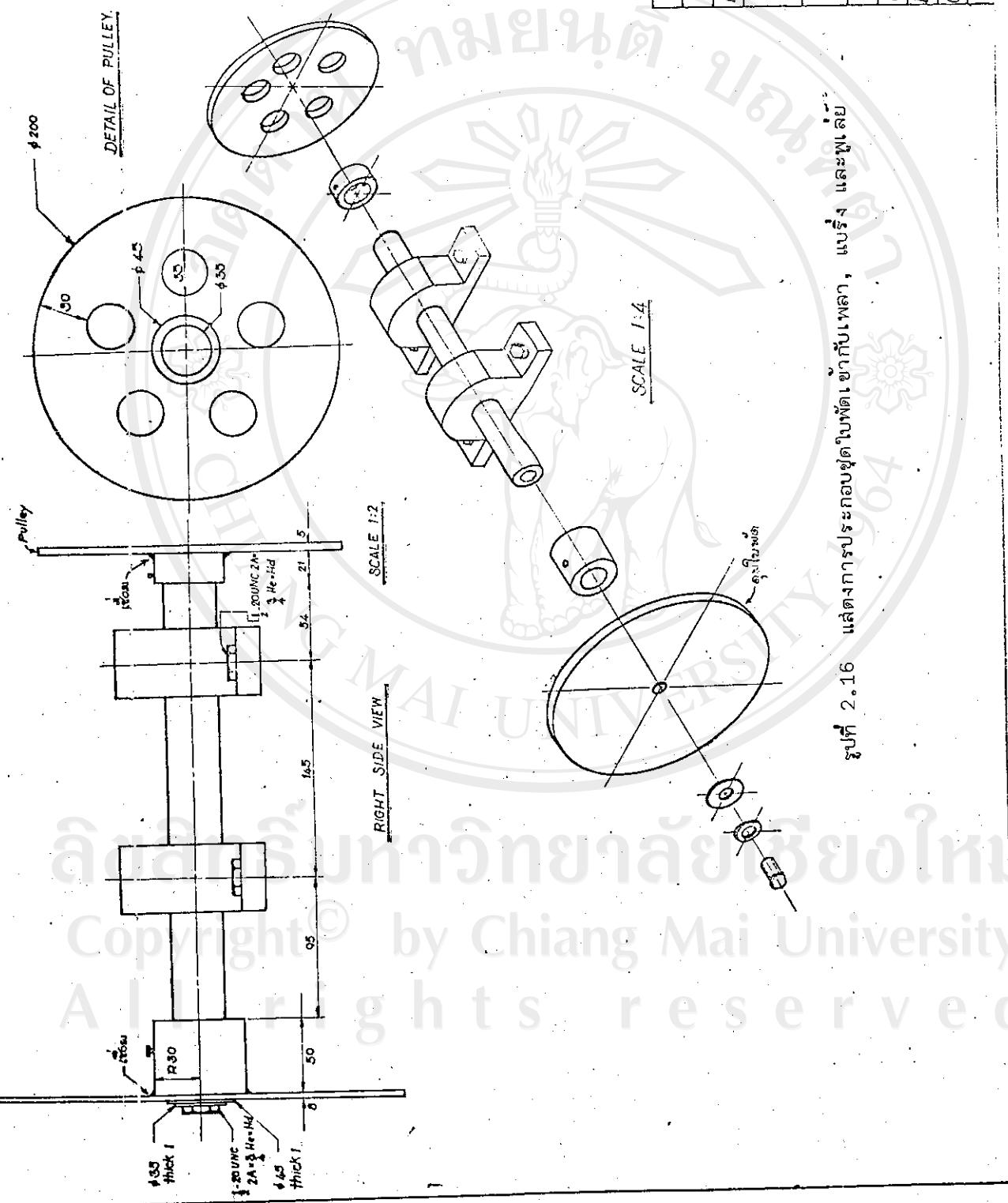
FACULTY OF ENGINEERING	CHIANG MAI UNIVERSITY
SUCTION FAN	
BLADE DETAIL	
SCALE 1:2	DIMENSION:mm.
DRAWN BY: PAT	DATE :30 SEPT 85
CHECKED BY:	DATE
DRAWING NO.410	

Note : ระยะห่างของ 6 กระชัง อะลูมิโนเซอร์มิค ห้องนี้ ห่างจากกัน 60°.

รูปที่ 2.15 แบบแปลนและรายละเอียดของพัดลมดูดอากาศในบ่อตื้น



Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved



2.2 การดำเนินงานสร้าง

เนื่องจาก การสร้าง จะเป็นล้วนสำหรับสู่ส่วนหนึ่งของงานวิศวกรรม ซึ่งต้องการความละเอียดที่จะสร้างชิ้นล้วนแต่ละส่วนให้มีขนาดแม่นยำ เพราะชิ้นล้วนแต่ละส่วนนั้นจะต้องนำมาประกอบเป็นอุโมงค์ตามต่อไป ในตอนนี้จะแยกเป็นขั้นตอนของการสร้างแต่ละส่วนเป็นลำดับโดยลรูปได้ดังต่อไปนี้

การสร้างส่วนปากทางเข้า(Mouth) (พิจารณาที่ 2.2 และ 2.3 ประกอบ)

มีลำดับการสร้างก่อตัวหลัง ดังนี้

ก. ตัดเหล็กฉาก $65 \times 65 \times 6$ มิลลิเมตร ตามจำนวนตั้งแต่คงไว้ในแบบ (รูปที่ 2.2)

ข. ประกอบเหล็กฉากที่ตัดตามข้อ ก. ด้วยการเชื่อมไฟฟ้าตามแบบ พิจารณาในส่วนหน้าแปลงที่ประกอบด้วยเหล็กหมายเลข 1 และ 2 นั้น หน้าแปลงต้องไม่คงอยู่และติดขันตากูกต้อง เพราะจะนำไปติดกับล้วนอื่นของอุโมงค์ตามต่อไปและหน้าแปลงล้วนนี้จะต้องจะให้เรียบร้อยก่อนเพื่อเตรียมการยึดกับหน้าแปลงของล้วนอื่นของอุโมงค์ ด้วยรอยนํา 0.6 มิลลิเมตร

ค. เพื่อไม่ให้มีการบิดเบี้ยว ตัวยึดต้องยึดแน่นหนักตัวยึดเงยหน้า จะเชื่อมทะแยงด้วยเหล็กเล็งขนาด 0.20 มิลลิเมตร (เหล็กหมายเลข 7) ปัจจุบันเพื่อป้องกันเกิดการล้าในภายหลังของโครงสร้าง

ง. ใช้เหล็กแผ่นขนาดหนา 1 มิลลิเมตร มาตัดตามแผ่นที่ปราบภูแลดงไว้ในแบบ (รูป 2.3) เหล็กแผ่นตั้งก่อตัวจะถูกไขขึ้นรูปเป็นปากทางเข้า

ด. นำเหล็กแผ่นที่ตัดแล้วมาประกอบเข้ากับโครงสร้างที่สร้างไว้แล้วตามข้อ ข. โดยตัดโค้งให้ล้วนพอติดกับภายในโครงสร้าง ด้านกว้างสุดของเหล็กแผ่น เชื่อมติดกับโครงสร้างและด้านแคบจะเชื่อมติดกับเหล็กโครงสร้างด้านใน เหล็กแผ่นเมื่อนำมาประกอบกับโครงสร้างแล้วกูก ๆ ด้านจะโค้งโดยมีผิวข้างชนกันพอติด จากนั้นทำการเชื่อมตะเข็บต่อระหว่างผิวโครงสร้างด้านข้าง

ฉ. ทำการลบฉุนรอยตะเข็บต่อตัวกราไฟล์โซบ้า บดแต่งให้ผิวเรียบกลมกลืน และทาสีกันสนิมรองทึบ ทาสีน้ำมันให้ผิวเรียบเป็นเงา เมื่อถึงขั้นวิสัย ส่วนปากทางเข้า(Mouth) ก็เลือกพร้อมรอกำหนดเวลาไปประกอบเข้ากับ Setting section ที่จะสร้างต่อไป รูปที่ 2.17 แสดงล้วนปากทางเข้าที่สร้างแล้ว



รูปที่ 2.17 รูปปากทางเข้าที่ล่ร้างเลร์จแล้ว

การล่ร้างล่วน Setting section (พิจารณา รูปที่ 2.4 ประกอบ)

มีลำดับการล่ร้างต่อไปนี้

- ก. ตัดเหล็กอย่างน้ำด 65 x 65 x 6 มิลลิเมตร ตามจำนวนในแบบ
- ข. เยื่อเมล็ดพันธุ์จะประกอบเข้ากับหน้าแปลนของปากทางเข้าและที่จะต่อเข้ากับล่วน Working section ซึ่งหน้าแปลนหักล่องต้องไม่คดงอ และมีขนาดที่ถูกต้องแน่นอน เจาะรูที่หน้าแปลน Ø 6 มิลลิเมตร เพื่อการร้อยส์ลักเกสเซียให้ตรงกับรูที่เจาะไว้กับที่หน้าแปลนของปากทางเข้า หน้าแปลนด้านที่จะต่อ กับหน้าแปลนของ Working section จะเยื่อเมล็ดลักษณะเดียวกัน

ค. บุไม้อัดขนาด 10 มิลเมตร ด้านใน เป็นผนังท่อทั้งสีด้านและมุมของท่อที่ได้ขึ้นมาหัก 4 มุม ให้ Fillet ขนาด 5 x 5 เซนติเมตร โดยใช้ไม้รากหน้าตัดเป็นล่ามเหลี่ยมมุมจากค้านเท่ากันล่องด้านเป็นการลดมุมแล้วกาสีฟ้ามัน โครงเหล็กหักหมุดทาสีกันล้ม

ล่วน Setting section ก็พร้อมที่จะรองนำไปประกอบกับล่วนอีน ๆ ต่อไป

การล่ร้างล่วน Working section (พิจารณา รูปที่ 2.5 ถึง 2.8 ประกอบ)

- ก. ตัดเหล็ก 65 x 65 x 6 มิลลิเมตร และเยื่อเมล็ดพันธุ์ตามรูป 2.5 โดยที่ทางออกและเข้าซึ่งจะเป็นหน้าแปลนหักล่องด้าน ด้านที่จะติดด้วย Setting section ไม่ต้องมีการเจาะรู

เพื่อร้อยลําสกบีด แต่ด้านออกซี่จะเป็นด้านก่อตอกับ Developing tunnel จะเจาะชั้น 0 6 มิลลิเมตร เพื่อเตรียมไว้ร้อยลําสกเกลียวบีด เมื่อเขื่อมแล้วจึงทาสีรองพื้นกันลิม

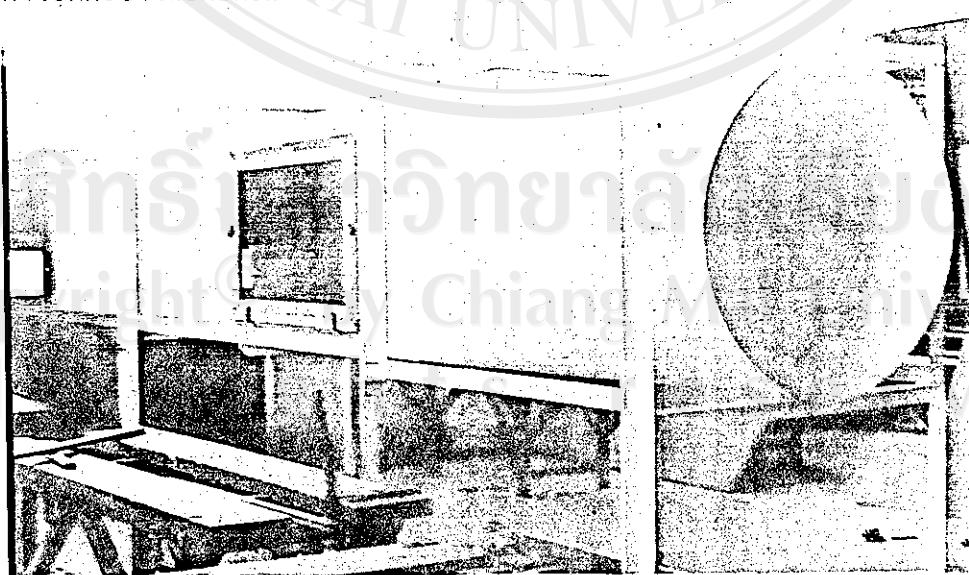
ข. บุไวยัตติยนาต 10 มิลลิเมตร ตัดข่องต่าง ๆ เพื่อไม่แฟ่นพลาสติกໄเลหรือໄลเป็นหน้าต่างตามแบบ ก็จะต้องเมื่อประกอบพลาสติกหรือหน้าต่างหรือ platform เข้าที่แล้วหันตัวของเข้าที่อย่างลนิภัยไม่มีวัสดุไม่มีการร้าวซึมของอากาศ มุมห้อง 4 ของผังอุโมงค์ที่ได้จะทำ Fillet เช่นเดียวกันกับการทำส่วน Setting section

ค. ส่วนประกอบที่ทำการรอบหน้าต่างและกรอบช่องแสงของไฟล่องล่าว่างจะไข้มีเนื้อหอนก้าวสินให้หล่อติด และแต่งให้ เมื่อประกอบเข้ากับที่แล้วดิวไนเดเมอเก็บผิวของผังนี้ภายในอุโมงค์ลมทางสีให้เรียบร้อย เพื่อรองประกอบเข้ากับส่วนอื่น ๆ ของอุโมงค์ลมต่อไป

การสร้างส่วน Developing tunnel (พิจารณาชุดที่ 2.9 และ 2.10 ประกอบ)

ก. เริ่มแรกทำการลั่นโครง Supporting Structure ตามรูปที่ 2.9 ก่อน โดยใช้เหล็กจากยานพาหนะ ตามที่ได้ระบุไว้ ส่วนที่จะเป็นห้องปลนต่อเข้ากับทางออกของ Working section นั้นต้องเจาะชั้น 0 6 มิลลิเมตร เพื่อเตรียมไว้ร้อยลําสกเกลียวบีดให้เรียบร้อยเสียก่อน เมื่อประกอบโดยการเขื่อมโครงล้วนนี้เรียบร้อยแล้ว ทาสีกันลิม เพื่อรองประกอบตัว Developing tunnel เข้าต่อไป

ข. ทำการตัดเหล็กแผ่นหนา 1 มิลลิเมตร ตามแผ่นคลื่นในรูปที่ 2.10 แล้วนำมาประกอบเข้ากับโครงตามข้อ ก โดยการยึดเข้ากับภายในโครง เชื่อมแนวต่อต่าง ๆ ให้ลึก และใช้เทปภาชนะกับข้างนอกอีกชั้นหนึ่งเพื่อป้องกันการร้าวซึมของอากาศ ทาสี



รูปที่ 2.18 รูป Developing tunnel ทดลองประกอบเข้ากับ Working section

สิ่งที่นักวิ่ง Developing tunnel พร้อมจะนำไปประกอบกับส่วนอื่นต่อไป รูปที่ 2.18 แสดงภาพของ Developing tunnel โดยคาดลองประกอบเข้ากับส่วนหน้าซึ่งเป็น Working section ซึ่งยังแสดงให้เห็นการประกอบส่วน Setting section ด้วย

การสร้างส่วนโครงสร้างรองรับรับพัดลม (พิจารณา รูปที่ 2.11 และ 2.12 ประกอบ)

มีลำดับการสร้างก่อนหลังดังนี้

ก. สร้างโครงสร้างรองรับตัวพัดลมตามรูปที่ 2.12 ขนาดของรอบใบพัดให้มีเลี้นผ่าศูนย์กลางใหญ่กว่ารากใบพัดประมาณ 2 เมตร ล่วงตำแหน่งหมายเลข 2 (ในรูปที่ 1.12) ซึ่งเป็นแก่นรับแบร์ริ่งเพลาใบพัดให้ ฯ รูปที่ ๑.๑๒ ตรียอมบีดแบร์ริ่งด้วยลักษณะเกลียว สำหรับประกอบชุดใบพัดเข้าที่

ข. สร้างแก่นรับชุดพัดลม ตามรูปที่ 2.11

ค. ประกอบโครงสร้างรับตัวพัดลม ตามข้อ ก เข้ากับแก่นรับชุดพัดลมตามข้อ ข แล้วเชื่อมแก่นรับชุดใบพัดเข้ากับโครงสร้างรับตัวพัดลม หาลักษณะนิม พร้อมรอเพื่อประกอบเข้ากับส่วนอื่น ๆ ของอุโมงค์ตามต่อไป

การสร้างส่วนใบพัด (พิจารณา รูปที่ 2.13 ถึง รูปที่ 2.16 ประกอบ)

เนื่องจากได้ทดลองสร้างใบพัดเอง ในโรงฝึกงาน แต่ขาดความชำนาญในการสร้างใบพัดที่ได้ไม่สามารถใช้งาน เพราะขนาดการถ่วงดูลย์ มีความสัมประสิทธิ์ต่ำ แม่หุนกีความเร็วรอบสูงสุดใช้ใบพัดสำเร็จรูปที่ประกอบขึ้นจากผู้ผลิตแล้วนำไปห้องทดลองเป็นชุดใบพัดแล้วได้ดังรูปที่ 2.14 และรูปที่ 2.15 ลำดับต่อไปนี้เป็นการสร้างส่วนประกอบอื่นเพื่อติดเข้ากับใบพัด

ก. สร้างเพลาด้วยเหล็กเพลาขนาดหนา 35 มิลลิเมตร ตามแบบแสดงในรูปที่ 2.16

ข. ประกอบแบร์ริ่งก่อนเข้ากับเพลา ยังไม่ถอดนิมอยด์เพลาเข้ากับของแบร์ริ่ง

ค. ประกอบชุดใบพัดสำเร็จรูปเข้ากับปลายหนึ่งให้เรียบร้อย เชิดให้วางใบพัดอยู่ในร่องนาบที่ตั้งหากกับเพลาให้ติดกัน

ง. ประกอบพูเลย์เข้ากับปลายให้เรียบร้อย

จ. นำเอาชุดใบพัสดุอเมเพลา พูเลีย และแปรรูป ตามรูปที่ 2.16 ไปประกอบเข้ากับโครงสร้างรับตัวพัสดุ ตามรูปที่ 2.13 หมุนแปรรูปด้วยแผ่นรอง (shim plate) เท่าที่จำเป็น ยับให้วางใบพัสดุอยู่ในกรอบใบพัสดุที่แล้วถอดสักเกลี่ยวิธีด้วยร่อง (groove) เข้ากับแก่น ยับเพลาให้วางใบพัสดุอยู่ในตำแหน่งที่เหมาะสม แล้วกาวด้วยตัวบิดเพลาให้ติดกับ inner ring

2.3 การประกอบและติดตั้ง

เมื่อตัวร่างล่วนต่าง ๆ ที่จะประกอบเป็นอุโมงค์ลม ตามที่ได้กล่าวไว้แล้วในหัวข้อ 2.2 ลำตัวต่อมาก็จะเป็นการเอามาประกอบติดตั้ง โดยพิจารณาลักษณะที่จะติดตั้งโดยใช้ห้องปฏิบัติการแม่คานิคลักษณะเดียวกัน ผู้จากมีความเชี่ยวชาญ ศึกษาพื้นที่ห้องเรียนแบบแข็งแรง รีบงาน ประถูสื่อโน้ตเบอร์โทรศัพท์ทางการคุสต์ลัยยังล่วนต่าง ๆ จากการฝึกงานมาติดตั้ง ในระดับใกล้เคียงด้านลักษณะในการเคลื่อนย้ายยังล่วนต่าง ๆ จากโรงฝึกงานมาติดตั้ง

การติดตั้งจะลำดับก่อนหลังได้ดังนี้

ก. เริ่มแรกเอาล่วน Testing section เข้าไปติดตั้งก่อนโดยพิจารณาเป็นพื้นที่ให้พอดีกับล่วนประกอบอื่น ๆ ก่อนที่อ่อนตัว ด้านรับลมเข้าจะอยู่ในห้องปฏิบัติการ ล่วนคำนึงที่ลมออกจะหันออกหากาศทางด้านบนประทูสื่อ ตั้งขาของ Testing section กับตัวโดยใช้ลักษณะเดียวกันกับห้องทดสอบ

ข. ยกล่วน Supporting frame ที่มี Developing tunnel ประกอบด้วยแล้วนั้นเข้าติดตั้งกับล่วนทางออกของ Testing section ซึ่งหน้าแปลนจะประกอบเข้ากับพอตโดยหน้าแปลนของ frame ของ Developing tunnel จะซับอยู่บน Supporting bracket ที่เขื่อมไว้กับขาของ Testing section ทั้งนี้ก่อนยกหน้าแปลนเข้าประกอบกันได้หากผูกตัวกันรั่วไว้แล้ว จากนั้นยึดหน้าแปลนทั้งสองเข้าด้วยลักษณะเดียวกัน เมื่อเรียบร้อยแล้วจะจากฐานตรงด้วยลักษณะเดียวกันและยกห้องทดสอบ ติดลวดกระไฟขนาดตาราง 1 x 1 ตารางเมตร เข็นติดเมตร วางทางลมตรงแนวต่อระหว่าง Testing section และ Developing Tunnel เพื่อไข้เป็น Catch wire กันลื่นของที่จะหลุดไปทำความเสียหายให้แก่พัสดุ

ค. นำล่วนโครงสร้างร่องรับพัสดุมาติดตั้ง โดยวางกับพื้นแล้วยับตำแหน่งให้คงรอบพัสดุไม่ชนกับปลายออกของ Developing tunnel ให้อยู่ห่างกันประมาณ 5 - 10 เซนติเมตร เมื่อได้ที่แล้วจะจากพื้นตั้งตรงฐานของโครงสร้างร่องรับพัสดุล่วนนั้นเข้ากับพื้นโดยใช้ลักษณะเดียวกันกับห้องทดสอบ ลักษณะตัดบางແน้นขนาดหน้า 3 มิลลิเมตร ໄสั่นหน้ากว้าง 20 เซนติเมตร มาติดเขื่อม

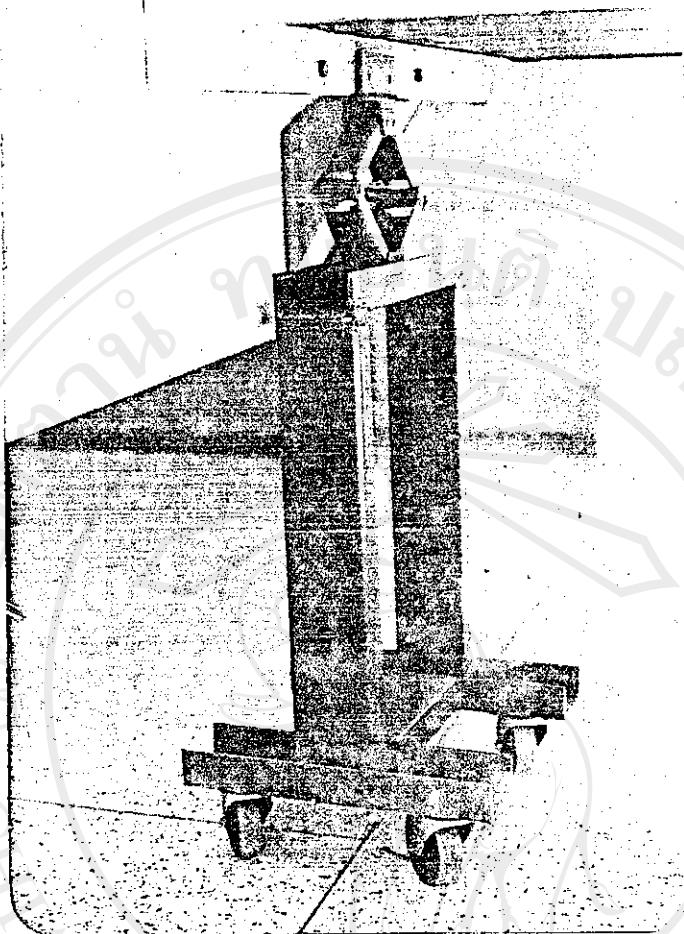
ด้วยยางโดยรอบเป็นรอยต่อระหว่างห้องออกข่อง Developing tunnel กับกรอบใบพัดแผ่นยางกีติดจะช่วยป้องกันการสั่นลະเกือบจากภารกิจงานของพัดลมไม่ให้ไปที่ Working section และแผ่นยางมีจะทำหน้าที่ป้องกันไม่ให้ลมร้าวจากช่องนอกอุโมงค์ลมผ่านรอยต่อระหว่างกรอบพัดลมกับห้องออกข่อง

๑. ประกอบตะแกรง (gauze) เข้ากับปากทางเข้าของ Setting section โดยให้ออยู่ภายในไม้ล้อออกจากระนาบของหน้าแปลน จากนั้นติดพุตติกันรัวที่หน้าแปลน นำเอาปากทางเข้า (Mouth) มาประกอบให้หน้าแปลนชั้นก้มแล้วยึดตัวยึดลักษณะเกลียวโดยรอบ ทำการยกหั้งชุดซึ่งมีปากทางเข้าและ Setting section นี้เข้าประกอบกับลักษณะหักที่ติดเตรียมไว้แล้ว ที่หน้าแปลนทางเข้าของ Working section หน้าแปลนล่วนนี้จะให้เปิดปิดได้ เพื่อสะดวกในการที่จะใช้งานในการปรับแต่งลักษณะการไหลของลมในล่วน Working section ต่อไป ดังนี้เพื่อป้องกันการร้าวของลมที่จะไหลเข้าระหว่างรอยต่อของหน้าแปลนจึงจะติดปะเก็บกำด้วยแผ่นหนา 3 มิลลิเมตร โดยรอบโดยใช้กาวยางช่วยในการยึด เมื่ออยู่ในตำแหน่งปิดจะใช้ C-clamp หนีบหน้าแปลนไว้ให้แน่นไม่ให้แยกออกจากกัน

๒. ทำการประกอบชุดพัดลมแบบริ่ง เข้ากับปรับให้เรียบร้อย จากนั้นไข้มอเตอร์ที่มีพูลเยล์ติดอยู่ด้วย ติดตั้งบนแท่นก่อตัว ตรวจสอบให้ระบบการหมุนของพูลเยล์ล้ายงานที่ติดกับมอเตอร์ และที่ติดกับเพลา ให้แน่ใจว่าในระบบเดียวกัน ทำการติดตั้งล้ายพาณและตัวเร่งล้ายพาณให้ตึงปรับล้ายพาณให้ตึงพอตี ทำการถอดน็อตฐานมอเตอร์ และน็อตบีดตัวเร่งล้ายพาณให้เรียบร้อย

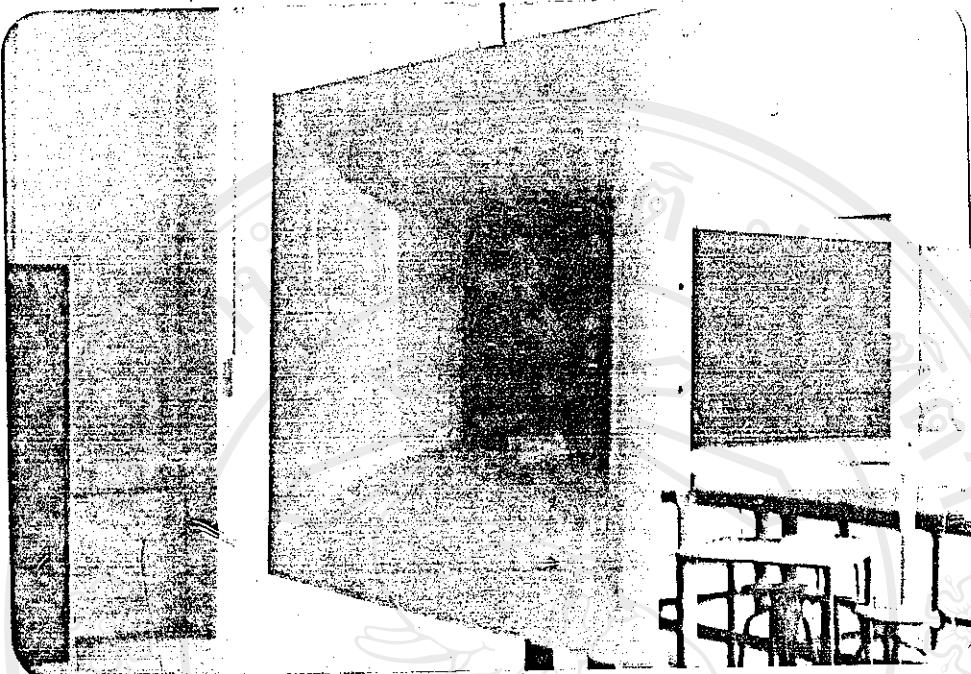
๓. ทำการตบแต่งยันสุดท้ายในเรื่องของผิวโดยทากันน้ำกันภายในของอุโมงค์ลมที่เรียบร้อย เพราะความเรียบมันของผิวมีผลต่อลักษณะการไหลของลมได้ ทำการเชื่อมต่อสายไฟเข้ามอเตอร์ให้เรียบร้อย

๔. เนื่องจากความหนักของปากทางเข้าและ Setting section อาจจะทำให้เกิดการล้ากีดูดหมุนของบานพับเปิดปิดระหว่าง Setting section และ Working section จึงพิจารณาติดชุดรับล่วนหน้าที่โดยใช้เบ้าชุคพวงล้อแบบมี castor 4 ล้อ พร้อมกับมีแม่แรงยกแบบใช้เกลียว ประกอบรองรับบานพัก โดยติดกับล่วนต่อระหว่างปากทางเข้ากับ Setting section ชุดล้อรับน้ำหนักทำให้การปิดเปิดของล่วน Setting section กับ Working section ทำได้จำเป็นและรวดเร็ว ชุดชุครับน้ำหนักนี้จะหมุนไปบนพื้นห้องที่ใช้ติดตั้งอุโมงค์ลม รูปที่ 2.19 แสดงภาพของชุดล้อรับน้ำหนักปากทางเข้าที่ติดตั้งแล้ว

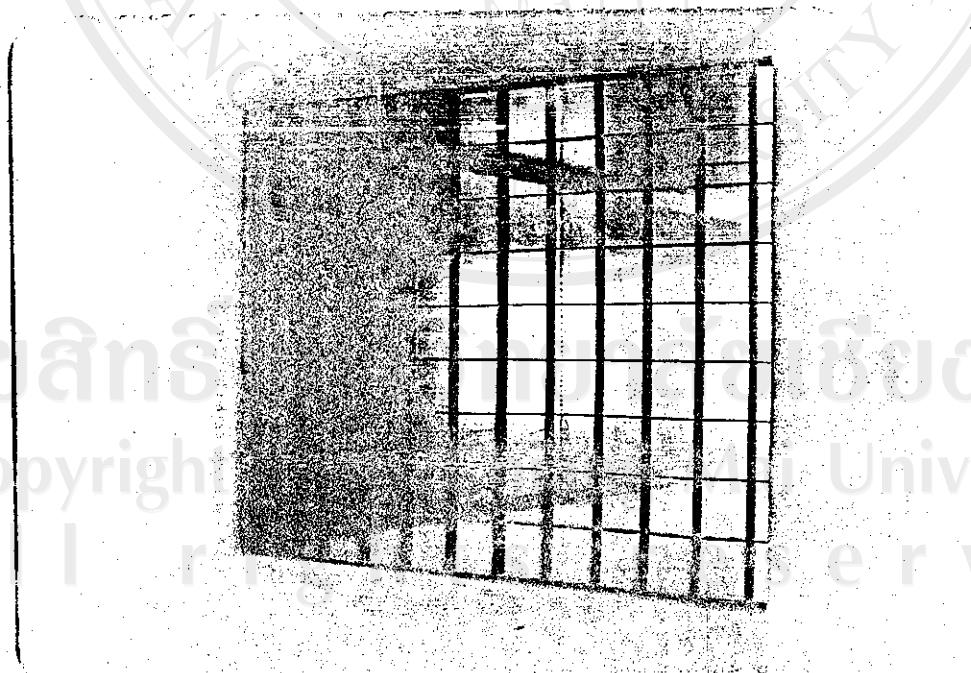


รูปที่ 2.19 รูปชุดคล้อรับน้ำหนักภาคทางเข้าที่ติดตั้งแล้ว

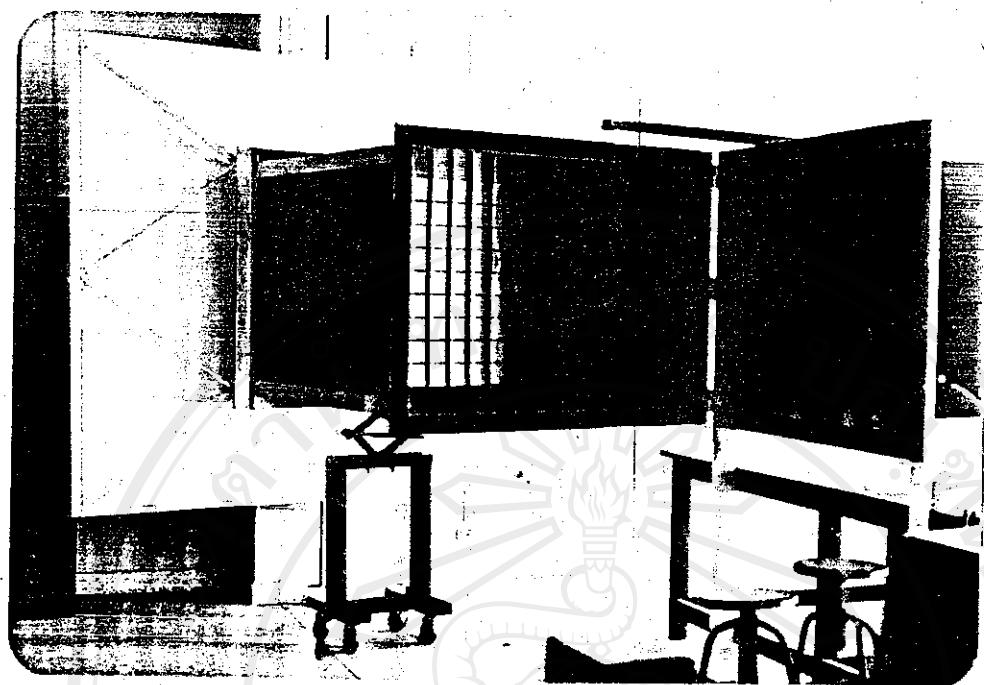
จิรศิริมหาวิทยาลัยเชียงใหม่
Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved
เมื่อถึงขั้นนี้แล้ว อุโมงค์ลมกีเลร์จะพร้อมทำการทดสอบต่อไป
ในลำดับต่อไปนี้จะแสดงถึงภาพถึงการติดตั้งและลักษณะล่วนประกอบต่างๆ ของ
อุโมงค์ลมกีเลร์ที่ได้ประกอบขึ้นมา



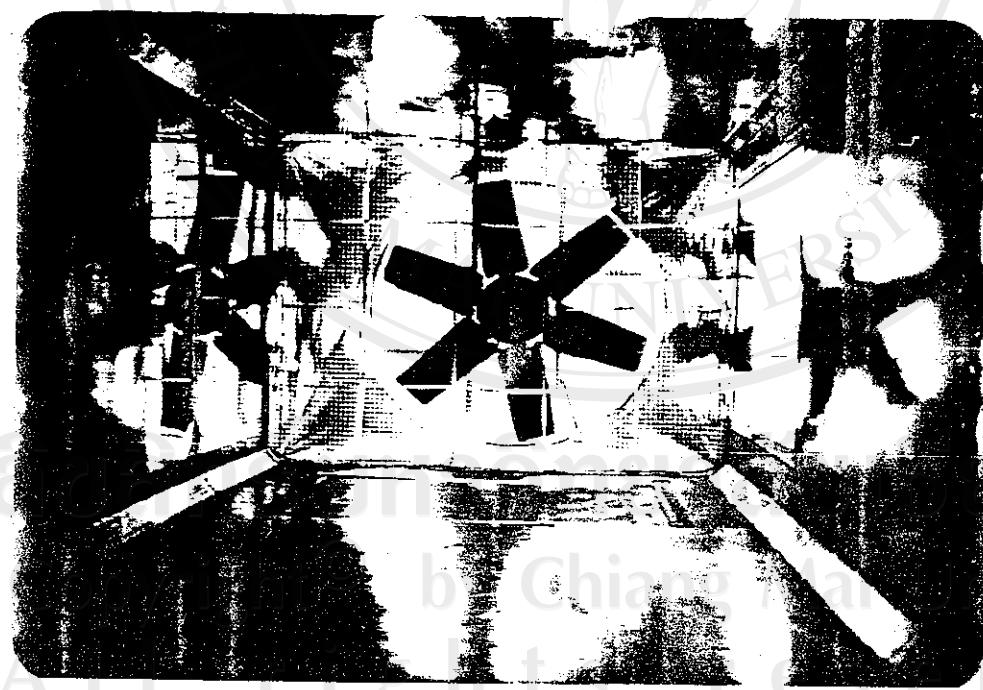
รูปที่ 2.20 แล็ตงลักษณะปากทางเข้าเมื่อประกอบกับอุโมงค์ลม



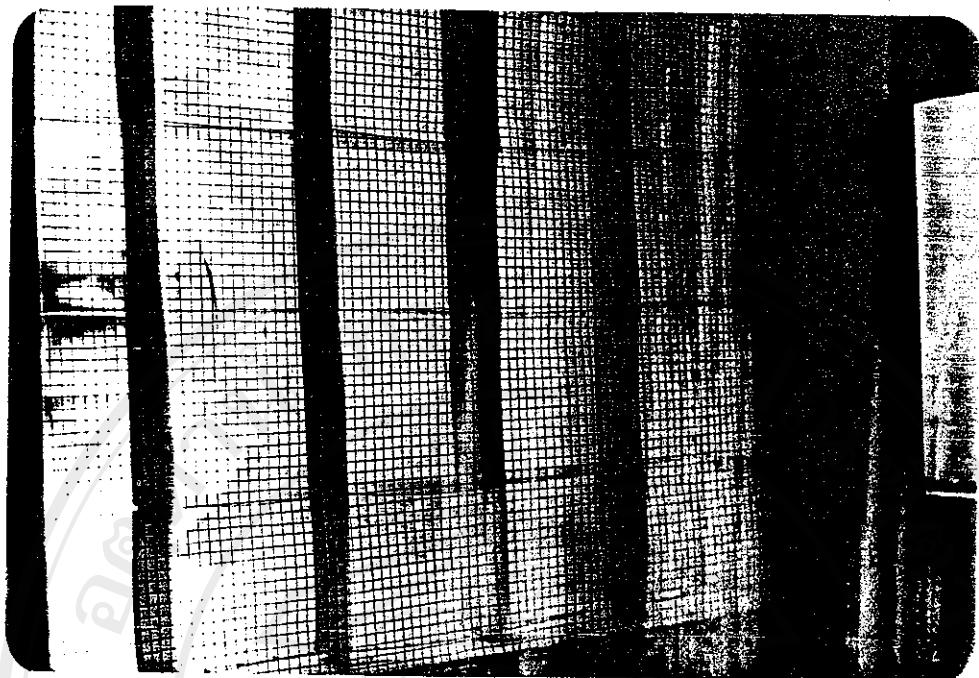
รูปที่ 2.21 แล็ตงการติดตั้งแผงแรกรองทึ่ปากทางเข้า



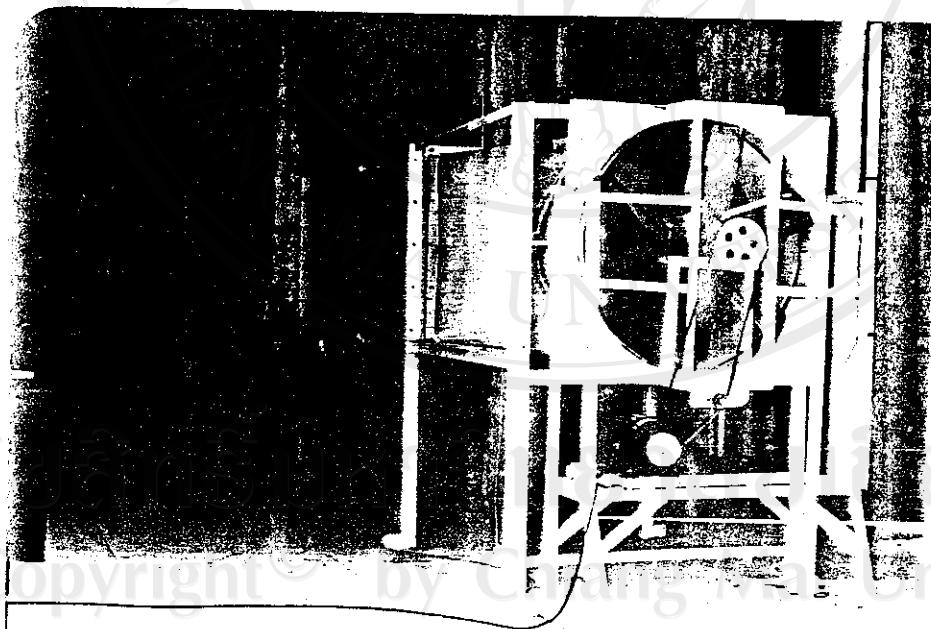
รูปที่ 2.22 แลดูงลักษณะการเปิดปิดได้ของล้วนโครงสร้าง
ปากทางเข้า Working section



รูปที่ 2.23 ลักษณะภายในของปากทาง Working section
แลดูงให้เห็นการติดตั้งหัดลมและการเปลี่ยนภาคผั้ด
ของ Developing tunnel



รูปที่ 2.24 แล็ตงการติด Catch wire ตั้งทางเข้าสู่ห้อง
ก่อทำแน่นของ Developing tunnel เพื่อกัน
การเลี้ยงสายของห้องล้ม



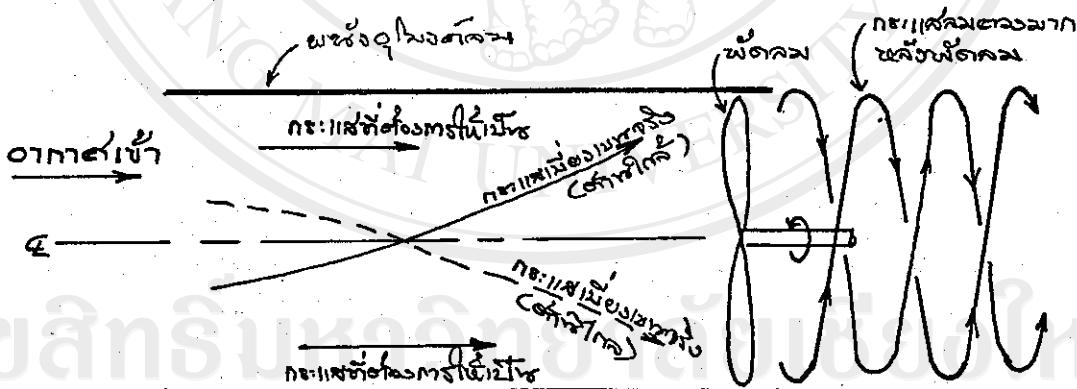
รูปที่ 2.25 แล็ตงลักษณะของอุปกรณ์ที่ประกอบลับมูรรถ
รอการหาดล่ออบโดยม่องจากภายนอกอาคาร

บทที่ 3

การทดสอบและปรับปรุง

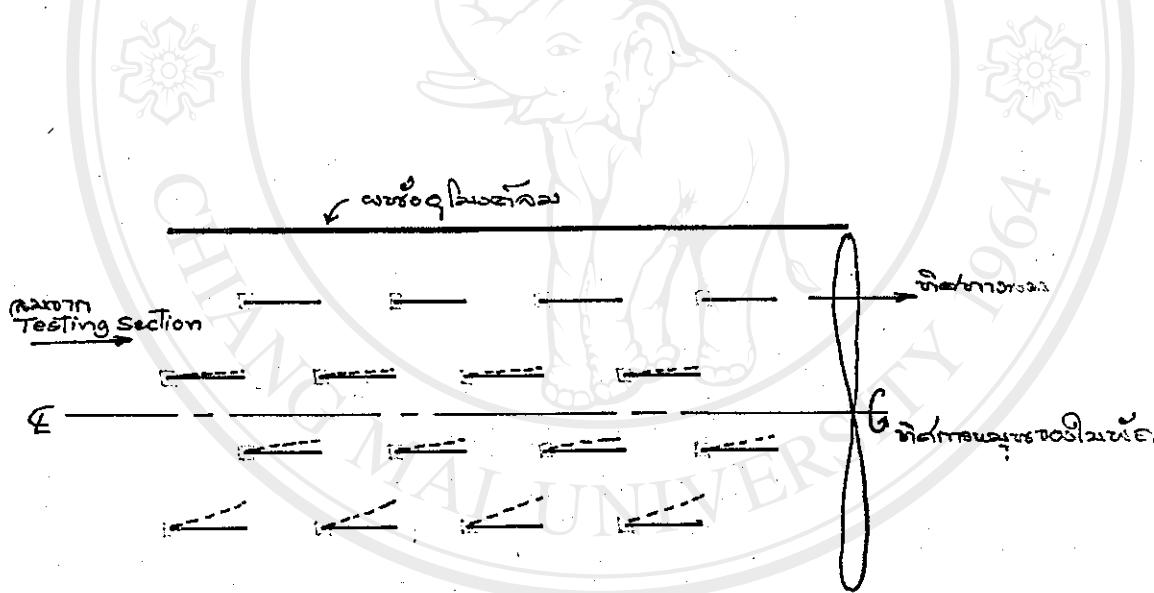
3.1 การแก้ไขการควงของอากาศใน Testing section

ในเรื่องแรกก่อนการทดสอบล้มรัฐมนตรีของอุโมงค์ลมที่ล็อรังชัน จำเป็นต้องตรวจส่วนลักษณะที่นำไปสู่การลักขะและการไหลของอากาศในอุโมงค์ลมเลียก่อน เพราะยังมีสิ่งหนึ่งที่ต้องคำนึงถึงคือ ผลของการทำงานหมุนของใบพัดว่า จะมีอิทธิพลให้บุนดาอากาศ ข้างหน้าใบพัดดูดอากาศให้เข้า การหมุน吹 (Swirl) ซึ่งการหมุน吹ของอากาศตั้งกล่าว จะต้องไม่ให้สัมภัยของ Working section ของอุโมงค์ลม ลักษณะของการหมุน吹คือหน้าพัดลมดังกล่าว แม้จะเกิดน้อยไม่มาก เมื่อเกียบกับกรณีของอากาศที่อยู่หลังพัดลม แต่ก็เป็นสิ่งที่ไม่พึงประสงค์ รูปที่ 3.1 จะแสดงให้เห็นถึงปรากฏการณ์ของการไหลในท่อผ่านพัดลม



รูปที่ 3.1 ปรากฏการณ์ของการหมุน吹ของอากาศใน Working section ด้วยอิทธิพลของ
การทำงานพัดลม

เพื่อที่จะตรวจสอบลักษณะการเคลื่อนไหวให้หมุนควงของอาการที่ให้หลัง Working section จะใช้รัลลี่เลี้ยงที่เบาชี้งชนกันน้ำไปใหม่เล็กมากติดตามพื้นภายในอุโมงค์ลมส่วน Working section โดยจะตัดใหม่ยาว 6 เซ็นติเมตร หดาย ๆ เลี้ยง แต่ละเส้นเอามาแปะติดพื้นด้วยเทปที่ปลายด้านหนึ่งทางด้านล้ม ให้ปลายอีกด้านปล่อยเป็นอิลราชไปตามกราะแล้วมีตัวจาร์หัวให้เป็นตามแนวเส้น Centre line ของอุโมงค์ลมซึ่งจะเป็นแนวของกราะแล้วมีตัวจาร์หัวให้เป็นตามมาตรฐาน เมื่อมีกราะแล้วมีเกิดขึ้นจะร่างกายทำงานของพัฒน์ลมแนวเส้นใหม่ จะเกิดเบี้ยงเบนออกให้รู้แนวทางการให้หลังเป็นจริง เพราะอิทธิพลของการเห็นบันทึกของหัวลม รูปที่ 3.2 แสดงการติดตั้งใหม่บนเส้นในส่วน Testing section ที่เส้นเต็มแล้วลงแนวตาม Centre line ของอุโมงค์ลมซึ่งต้องการให้กราะแล้วมีเป็นไปตามมาตรฐาน ส่วนเส้นประแล้วลงปราภูภารเป็นยังไงบนของกราะใหม่ ที่ร่างกายทำงานของพัฒน์ลม การให้หลังที่เกิดขึ้นแล้วคงคัวยังคงเดิมแบบเดิม เส้นใหม่ และคงว่า เกิดการหมุนควงของกราะแล้วมีในส่วน Testing section จริง



รูปที่ 3.2 แปลนพื้นอุโมงค์ลมย่อ Testing section ติดด้วยใหม่
เพื่อสังเกตผลการหมุนควงของลม

การแก้ไขการติดครีบแก้การกรงที่หลังสั่นๆ กระชาก (catch wire) กันหลังโดย
ติดเป็นครีบก้าจากเหล็กแผ่นหนา 1 มิลลิเมตร ซึ่งถ้าย้อนกลับไปดู รูปที่ 2.24 จะเห็นการติดตั้ง
ครีบกันกรงดังกล่าวอยู่ด้วย เมื่อติดตั้งครีบกันกรงแล้ว ก็ยังจะกดล้อบโดยการทำงานครองที่ความเร็ว

รอบไปพัดต่าง ๆ หากยังมีอาการเบี่ยงเบนของไหหมอยก็จะตัดแก้มุนของครึบกันควร ซึ่งก็เป็นวิธีการ Trial and error จะพบว่าไม่เกิดการเบี่ยงเบนของไหยกได้ดี แล้วดูว่า การควรของอาการคือในช่วง Testing section นั้นได้ถูกลดขนาดลงไปมากแล้ว และจะสืบว่าอยู่ในเกณฑ์ที่ปลอดภัยจากการความเร็วของอาการในรอบนี้

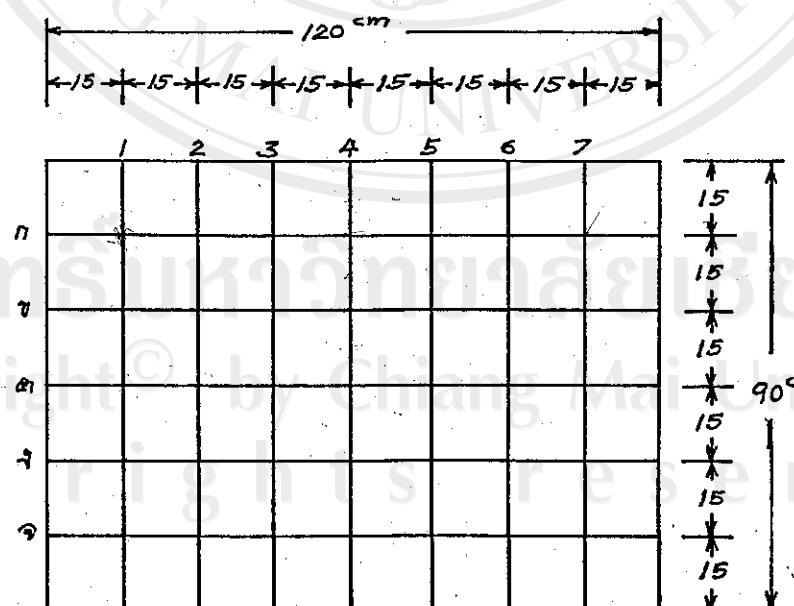
3.2 การทดสอบการแยกแยะความเร็วใน Testing section

ในลำดับต่อไป หลังจากการแก้การความเร็วของอาการได้แล้ว ก็จะดำเนินการทดสอบในเรื่องของการแยกแยะความเร็วใน Testing section

ในการทดสอบล่อนี้ มีเป้าหมายเพียงเพื่อจะหาความเร็วตามที่พิสูจน์ต่าง ๆ ในขณะนี้ ภาคศัลยฯ วางแผนเดียวกัน เพื่อจะดูว่าความเร็วใน Testing section นั้น มีความเท่ากันและลดลงน้อยเพียงใด

อุปกรณ์ที่ใช้ในการทดสอบจะใช้ Inclined manometer สำหรับวัดความเร็วตาม โดยรีบอปีโต-ลัตเตติก ที่มีก้านยาวเป็นตัวรับสัญญาณต่างความต้องการต่าง ๆ ตามที่พิสูจน์ไว้ Inclined manometer วิธีการทดสอบจะกล่าวเป็นลำดับดังต่อไปนี้

เริ่มแรกจะพิจารณาแบ่งภาคตัด A-A ตามรูปที่ 2.1 ซึ่งเป็นลักษณะของ Working section (หรือ Testing section) ภายในของอุโมงค์ลม โดยภาคตัดดังกล่าวจะถูกตัดออกเป็นดังรูปที่ 3.3



รูปที่ 3.3 แสดงภาคตัด A-A ของ Working section (จากรูปที่ 2.1)

ซึ่งถูกแบ่งเป็นเก้าต่อ ๗

ดังนั้น ที่เพดานของอุโมงค์ลมตรงช่วงนาบของภาคตัด A-A จะเจาะรูทะลุเพดาน
ขนาดกว้างพอที่จะลอดห่อปีโตก-สแตติคเข้าไปได้ ระยะก้าวจะจะเท่ากับห้อง 1 ถึง 7 ตามรูป
ที่ 3.3 รูเหล่านี้เมื่อลอดห่อปีโตก-สแตติค จะอุดไว้ด้วยตินหัวมีการด้านนอกห่อปีโตก-สแตติค
เมื่อลอดเข้าไปในรูได้หนึ่ง ก็จะสามารถถ่ายปั๊มน้ำลงให้ไปอยู่ในตำแหน่งพิกัดที่จะวัดท่ออย่างเช่น
ถ้าลอดห่อรูหมายเลย 1 ก็จะยับหัวห่อไปอยู่ที่ตำแหน่งพิกัด 1ก, 1ย, 1ค, 1ง และ 1จ ตามลำ
ดับ ขบวนการลอดเพื่อวัดก็จะทำเช่นนี้ต่อไปกี่รูหมายเลยอีก ๆ จนครบหมู่ ค่าความเร็วที่พิกัด
ต่าง ๆ ก็จะบันทึกไว้ ทำให้เห็นการแตกแผลความเร็วที่เป็นตามพิกัดต่าง ๆ ในอุโมงค์ลมตรง
Working section นั้นได้

การวัดความเร็วที่พิกัดต่าง ๆ แต่ละชุดนั้น จะปรับความเร็วรอบของเส้นลมไว้ที่ค่า
คงที่ก่อน ซึ่งก็คือการทดลองวัดที่ค่าอัตราการไหลของมวลอากาศในอุโมงค์ลมที่คงที่ก่อนนั้น
เอง

ความเร็วรอบของเส้นลม จะตั้งให้คงที่ได้ที่ค่าใด ๆ ก็โดยการปรับที่ร้อร์ชมาต
2.2 กิโลวัตต์ ซึ่งเป็นแบบปรับความเร็วรอบได้ และสิ่งที่สำคัญที่สุดคือความเร็วและ
ผู้ผลิต

การทดลองได้ระหำอย่างต่อเนื่อง มีส่วนหนึ่งของภาคต่อไปนี้เป็นการทดลองที่มีค่าคงที่

$$\text{อุณหภูมิบริรยาภาค} = 25^{\circ}\text{C}$$

$$\text{ความดันบริรยาภาค} = 0.952 \text{ bars (95.2 kPa)}$$

และที่พิกัด 4ค จะเป็นแกนศูนย์กลางของอุโมงค์

ความเร็วที่วัดได้ที่พิกัดต่าง ๆ หน่วยจะเป็น เมตร/วินาที ซึ่งผลการทดลองแต่ละครั้งจะ^{ใช้ค่าเฉลี่ย}
จะต้องมาลับต่อไปนี้

การทดลองครั้งที่ 1

$$\text{ความเร็วรอบเส้น} = 160 \text{ RPM}$$

$$\text{Pressure loss ที่ Working section, } \Delta P = 1.0 \text{ Pa}$$

พิกัด	1	2	3	4	5	6	7
ก	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3
ข	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3
ค	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3
ง	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3
ฉ	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3

การทดสอบครั้งที่ 2

ความเร็วรอบพัดลม = 285 RPM

Pressure loss ที่ Working section, ΔP = 6 Pa

พิกัด	1	2	3	4	5	6	7
ก	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2
ข	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2
ค	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2
ง	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2
ฉ	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2	3.2

การทดสอบครั้งที่ 3

ความเร็วรอบพัดลม = 489 RPM

Pressure loss ที่ Working section, ΔP = 21 Pa

พิกัด	1	2	3	4	5	6	7
ก	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7
ข	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7
ค	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7
ง	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7
ฉ	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7	5.7

การทดลองครั้งที่ 4

ความเร็วรอบของพัดลม = 590 RPM

Pressure loss ที่ Working section, ΔP = 28.5 Pa

พิกัด	1	2	3	4	5	6	7
ก	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8
ข	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8
ค	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8
ง	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8
จ	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8	6.8

การทดลองครั้งที่ 5

ความเร็วรอบของพัดลม = 669 RPM

Pressure loss ที่ Working section, ΔP = 37.5 Pa

พิกัด	1	2	3	4	5	6	7
ก	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5
ข	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5
ค	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5
ง	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5
จ	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5	7.5

การทดลองครั้งที่ 6

ความเร็วรอบของพัดลม = 717 RPM

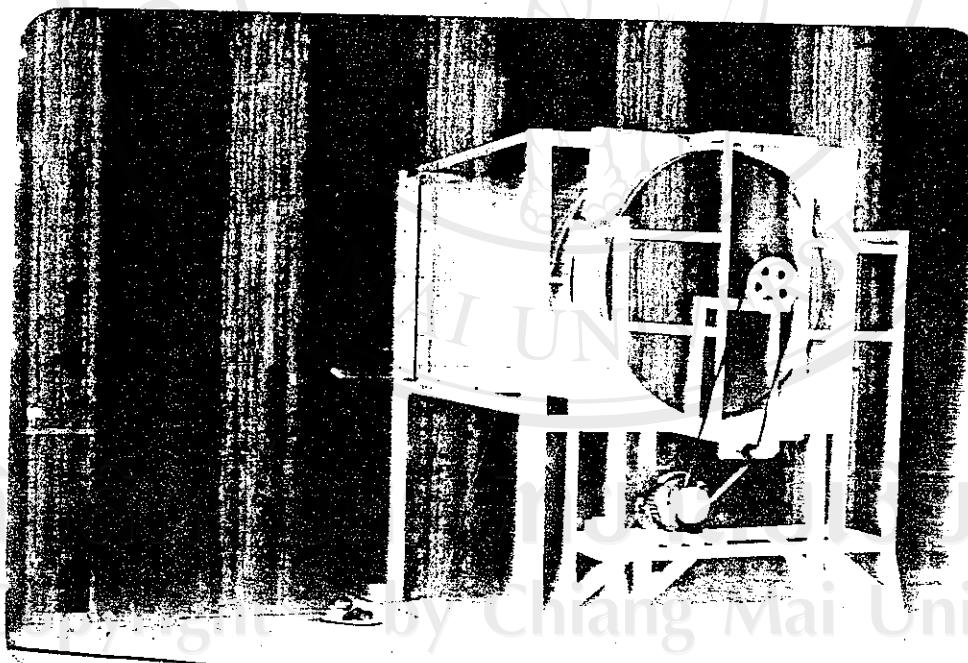
Pressure loss ที่ Working section, ΔP = 43.5 Pa

พิกัด	1	2	3	4	5	6	7
ก	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1
ข	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1
ค	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1
ง	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1
จ	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1	8.1

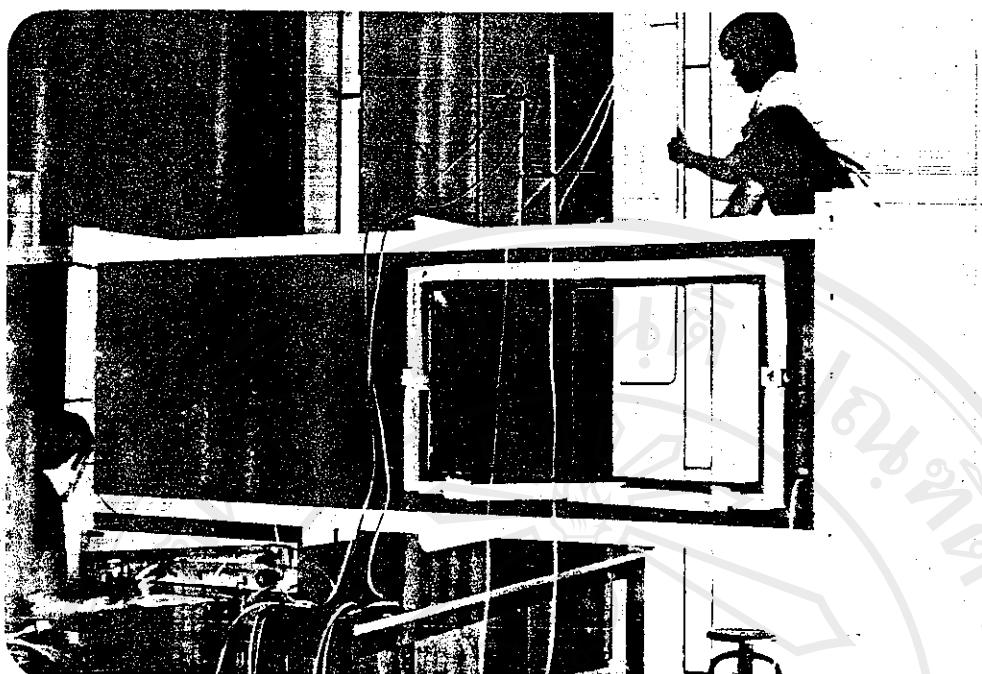
จากการทดลองทั้งหมด 6 ครั้งนั้น เป็นการทดลองต่อเนื่อง ซึ่งต้องใช้เวลามากเพราะแต่ละชิ้นต่อคราวความเร็วนั้น ต้องให้หัวปีโตร-สแตติครออยู่เป็นเวลานานไม่ต่ำกว่า 2 นาที หัวน้ำ เป็นจากระบบ Inclined manometer ตรวจรับสัญญาณความตันได้ด้วย และมีค่าความคลาดเคลื่อนอยู่ ต่างพื้นค่าแต่ละชิ้นต่อคราวมาก จึงเป็นค่าโดยเฉลี่ยที่ผ่านออกมากได้ จะเห็นว่า ที่การทดลองแต่ละครั้งนั้น การแยกแยะความเร็วมีค่าล่มสักเล็กน้อยต่อหน้าตัว ยกเว้นระหว่าง 15 เซ็นติเมตร จากผนังไม้ได้ทำการวัด ซึ่งส่วนที่ติดกับผนังต่างกับล้วนจะมีการแยกแยะความเร็ว ที่เปลี่ยนแปลงมากเป็น Boundary layer ของการไหลผ่านปีกศิว

เท่าที่การทดลองวัดจะกล่าวได้ว่า พื้นที่หน้าตัวที่จะให้ความเร็วลดลงที่เท่ากับต่อหน้าตัวนั้นจะมีขนาดประมาณ 60×90 เซ็นติเมตร ซึ่งจะเป็น Effective area ของการทดลองแบบจำลองไฮค์ ๆ ควรจะติดตั้งอยู่ในบ้านนี้ ก่อนจะถือ ควรจะอยู่ห่างจากผนังไม้ไว้ค้างได้ของอุโมงค์ ลมไม่น้อยกว่า 15 เซ็นติเมตร

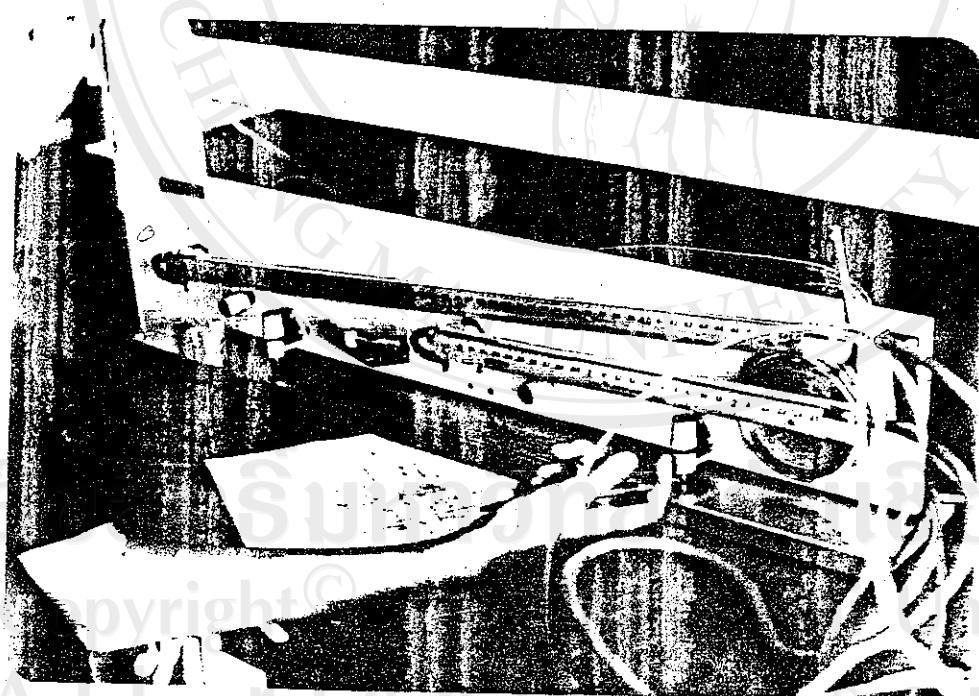
การทดลองได้กระทำที่ครั้งที่ 6 ที่ความเร็วรอบสูงสุดอยู่ที่ต่ำลง 717 RPM เพื่อจะกำลังในการขับเคลื่อนของมอเตอร์ไม่เกินที่จะทำให้ตีกกร้าวซึ่ง รูปที่ 3.4 ที่งรูป 3.6 แสดงการดำเนินการทางด้านความเร็วลมของอุโมงค์



รูปที่ 3.4 ดูอุโมงค์ลมขณะดำเนินการทดลอง



รูปที่ 3.5 การรักษาเครื่องทึบกัดต่าง ๆ ขณะทดลอง



รูปที่ 3.6 Inclined manometer ที่ใช้ในการทดลอง

3.3 การประเมินผลการทดลอง

จากย่อ喻ลกที่ได้จากการทดลองที่ความเร็วรอบใบพัดต่าง ๆ จะนำมาประเมินผลการทดลองได้ดังนี้

$$\text{ถ้าให้ } \rho = \text{ ความหนาแน่นของบรรยากาศใน Working section, } \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}$$

$$A = \text{พื้นที่หน้าตัดของ Working section, } \text{m}^2$$

$$= 0.9 \times 1.2 \text{ m}^2$$

$$(V) = \text{ความเร็วลมเฉลี่ยที่ Working section, } \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

ดังนั้น อัตราการไหลของมวล คือ ที่ผ่าน Working section จะเป็น

$$\dot{m} = \rho A V \quad \text{kg/s} \quad (3.1)$$

อัตราการเปลี่ยนพลังงานลงของมวลอากาศ คือ พิจารณาที่ Working section ให้เป็น P_a จะได้เป็น

$$P_a = \frac{1}{2} \dot{m} V^2 \quad (3.2)$$

แทนค่า ตามสมการ (3.1) ลงในสมการ (3.2) จะได้

$$P_a = \frac{1}{2} \rho A V^3 \quad \text{Watt} \quad (3.3)$$

ซึ่งค่า P_a เป็นกำลังที่เป็นประดิษฐ์เกิดการขับเคลื่อนมวลอากาศให้ไหลใน Working section ในอัตรา คือ kg/s ด้วยความเร็ว $V \text{ m/s}$ ถ้าให้ P_s เป็นกำลังที่ต้องป้อนให้แก่พัดลมที่เพลาแล้ว ก็จะได้ค่าประสิทธิภาพกำลังพัดลม (Fan power efficiency, η_f) เป็น

$$\eta_f = \frac{P_a}{P_s} \times 100 \quad \text{percent} \quad (3.4)$$

$$\text{หรือ } P_s = \eta_f P_a \quad (3.5)$$

เนื่องจากประสิทธิภาพกำลังพัดลม η_f ขึ้นอยู่กับองค์ประกอบหลายอย่าง เช่น สักษณะกลีบใบพัด ความเร็วรอบ, Tip losses ฯลฯ ซึ่งต้องการการทดลองพิเศษเฉพาะอย่างในการจะหา η_f ได้ ในกรณีจะลดไว้ไม่พิจารณา ค่า η_f จะน้อยกว่า 100% เสียและพัดลมแบบที่นำไปท่อออกแบบมาก็ต้องตามหลักอากาศพลศาสตร์ อาจจะมีค่า $\eta_f < 50\%$ ทั้งค่า η_f จะแปรเปลี่ยนไปตามความเร็วลพธของลมที่เข้าสู่วงใบพัด และความเร็วรอบของพัดลมด้วย

ในที่นี่ค่าที่นำล้นใจ คือ กำลังที่เป็นประดิษฐ์ P_a ที่ทำให้เกิดการซับเกลื่อนอากาศ
ใน Working section เพราะจะเป็นตัวบ่งชี้ถึงข้อความลามารถของอุโมงค์มันต่อไปได้

ถ้าสมมุติว่าอากาศเป็น perfect gas และพบว่ามีค่า molecular weight
= 28.97

$$\text{ตั้งนั้น gas constant, } R = \frac{8314.3}{28.97} = 287 \text{ N.m/kg.K}$$

$$\text{ทราบแล้วว่าสำหรับ perfect gas ได้ } \rho = \frac{P}{RT}$$

ถ้าให้ P เป็นความดันในอุโมงค์มันของ Working section จะได้ว่าที่ความเร็วลมในการ
ทำงานได้ $P = 95,200 - \Delta P$ N/m^2 (3.6)

$$\text{และ } T = 25 + 273 = 298 \text{ K}$$

$$\text{ตั้งนั้น } \rho = \frac{95,200 - \Delta P}{287 \times 298} \text{ kg/m}^3 \quad (3.7)$$

ผลของข้อมูลที่ได้จากการวัดและการคำนวณจะแสดงได้ ตารางที่ 3.1

ตารางที่ 3.1

ข้อมูลที่ได้จากการวัดและการคำนวณประสีกิจภาพอุโมงค์ลม

ข้อมูลจากการทดลอง				ข้อมูลจากการคำนวณ	
(1) การทดลอง ครั้งที่	(2) RPM ของพัดลม	(3) ΔP (N/m^2)	(4) V (m/s)	(5) ρ (kg/m^3)	(6) P_a (kW)
1	160	1.0	1.3	1.1131	0.0013
2	285 ✓	6.0	3.2 ✓	1.1130	0.0197
3	489 ✓	21.0	5.7 ✓	1.1129	0.1113
4	590 ✓	28.5	6.8 ✓	1.1128	0.1889
5	669	37.5	7.5	1.1127	0.2535
6	717	43.5	8.1	1.1126	0.3193

ในการทดลองครั้งที่ 6 นั้น เป็นการเร่งรอบให้มอเตอร์ติดสูงสุดที่จะทำได้ ทำให้ได้
รอบของใบพัดสูงสุดเท่านั้นเพียงที่ 717 RPM ซึ่งหมายความว่ากำลังสูงสุดที่มอเตอร์ทำได้ถูกนำไปใช้
เต็มที่แล้วในการเอาชนะแรงต้านต่าง ๆ ที่เกิดขึ้นต่อพัดลม ที่ความเร็วรอบพัดลมสูงสุดที่ทำได้นี้

การหมุนของใบพัดจะมีกำลังต้านที่เกิดจากแรงต้าน (Drag) กระทำต่อใบพัดในระบบการหมุนของใบพัด และมีวิศวกรรมชั้นของการหมุน ดังนั้นค่าการลดลงที่ 6 นี้ ถ้าให้ประสิทธิภาพการส่งกำลังของลิ้นลมว่าต่ำที่สุดได้ 90% และ ค่ากำลังที่ป้อนให้กับเพลาพัดลมจะเป็น $P_s = 0.9 \times 2.2 \text{ kW}$ ได้กำลังที่สุดเป็นประยุณ์ในการขับอากาศให้เคลื่อนที่ด้วยใบพัดที่น้ำมาน้ำดังนี้เป็น $P_a = 0.3193 \text{ kW}$ ดังนั้น ที่ลิ้นลมจะลดลงได้ความเร็วลดลงที่สุด 8.1 m/s นี้ จะมี $\eta_f = \frac{0.3193}{0.9 \times 2.2} \times 100 = 16.13 \text{ percent}$

ลิขสิทธิ์มหาวิทยาลัยเชียงใหม่
Copyright[©] by Chiang Mai University
All rights reserved

บทลุปและ ข้อเสนอแนะ

วัตถุประสงค์เบื้องแรกของการสร้างอุโมงค์ความเร็วท่า ก็จะเป็นการลดลงของสร้างโดยใช้วัสดุที่หาได้ทั่วไปในห้องทดลองและมีแบบการสร้างที่สุดไม่สับซับซ้อนจนเกินไป อุโมงค์ลมที่ได้สร้างขึ้นมาเนี้ยงเห็บว่าไม่ยุ่งยากในการปรับปรุงแก้ไข และผลกระทบต่อสิ่งแวดล้อมเป็นศูนย์จากภาระลดลงที่ได้กระทำมาเมื่อผลการศึกษาและข้อเสนอแนะที่จะลุปได้ดังนี้

อุโมงค์ลมที่ได้สร้างขึ้นมา แม้จะใช้ตัวใบพัดเป็นแบบที่สร้างขึ้นโดยทั่วไปผลิตพยายามห้องทดลอง แต่ก็ให้ผลของการไหลของลมที่คล่องตัวกว่ามีการแยกแยะความเร็วตามส่วนแล้ว ตลอดภาคตัดขวางการทดลองไม่ว่าที่ความเร็วที่ตั้งไว้ค่าใด อย่างไรก็ตามภาคตัดที่จะใช้จัดเรียงมีข้อที่คงจะต้องเข้าใจอยู่ว่า เป็นขนาดที่นับเฉพาะเขตที่หัวท่อปีตอ-สแตติกอยู่ห่างจากผนังท่อตรงล้วน Working section นั้น โดยไกล์ส์สุดแล้วเป็น 15 เซ็นติเมตร ยังความบริจในล้วนขึ้นชิดผิวของผนังแต่เดียวนะสิ่งที่อุณหภูมิความสูง 15 เซ็นติเมตร หากผิวท่อนนั้นจะมีสักษณะการไหลขั้นชิดผิว (Boundary layer) ซึ่งจะมีการส่วนการไหล (velocity profile) ก็มีความเร็วเปลี่ยนแปลงเทียบกับความสูงจากผิวขึ้นมาเป็นลำดับในล้วนที่มีได้ทั่วภาระลดลง ทั้งนี้เพราะขั้นตอนภาคตัดของเครื่องมือวัดความเร็วคือ Inclined manometer และท่อปีตอ-สแตติกซึ่งให้ความละเอียดในการวัดไม่เทียบ พอด้วยเฉพาะอย่างยิ่งในการหา velocity profile อย่างไรก็ตามในการใช้เครื่องมือวัดความเร็วต้องกล่าวส่วนที่หัวรับการหาการแยกแยะความเร็วในภาคตัดของ Working section เฉพาะล้วนที่จะใช้งานจริง (effective working section) คือ 60×90 ตารางเซ็นติเมตร นั้นก็พบว่า เพียงพอ เพราะเป็นการหาความเร็วเฉลี่ยค่าที่อ่านได้จากเครื่องมือวัดความเร็วนี้ยังอาจจะมีความผิดพลาดอยู่บ้าง เพราะเป็นการอ่านค่าตัววิ่งตามทางตาจากหลอดแก้วซึ่งบรรจุของเหลว เครื่องมือวัดความเร็วนี้ยังมีการตอบสนองช้าต่อสัญญาณความตันที่รับจากท่อปีตอ-สแตติก ตั้งนั้นขบวนการวัดสิ่งต้องใช้เวลาเป็นอย่างมาก ซึ่งที่แต่ละจุดพิกัดต้องปล่อยให้ของเหลวค่อย ๆ ปรับระดับในหลอดแก้วอย่างช้า ๆ จนถึงสมดุลย์ซึ่งเห็บว่าใช้เวลาประมาณ 2 นาทีซึ่งจะสามารถอ่านค่าอุกมาได้ ตั้งนั้นพบว่าในการทดลองแต่ละครั้งใช้ 35 จุดพิกัด จะต้องใช้เวลาประมาณ 2 ชั่วโมง อย่างไรก็ตามเครื่องมือวัดความเร็วที่ใช้ก็เป็นแบบที่สำคัญได้ทั่วไป นอกจากรายงานจะอธิบาย เช่น การหาการส่วนการไหลที่บ่งบอก

ยังมีตัวชี้วัดที่จะใช้เครื่องมือที่จะวัดความเร็วอากาศที่เปลี่ยนไป เช่น Hot wire anemometer เป็นต้น

เนื่องจากมอเตอร์ที่ใช้ในการขับเคลื่อนชี้บเคส์ล่อนแบบปรับความเร็วอย่างต่อเนื่องสามารถกำลังที่สำหรับก้าว 2.2 กิโลวัตต์เท่านั้น ประกอบกับน้ำมามาใช้ชี้บเคส์ล่อนในพัดลมขนาดใหญ่ซึ่งมีการออกแบบไม่ได้ถูกต้องทางอากาศค่าสัมประสิทธิ์ จึงทำให้สามารถทำงานที่ลักษณะเชิงงานลุ่งสูดได้ความเร็วตามที่ Working section สูงถูกเพียง 8.1 เมตร/วินาที เท่านั้น และปัจจุบันที่ส่วนของอากาศเพียง 16.13 เปอร์เซนต์ ซึ่งการที่จะปรับปรุงประสิทธิภาพของใบพัดที่ใช้อุปกรณ์ให้ดีกว่าเดิมนั้น ก็เป็นไปได้ยาก เพราะใบพัดแบบนี้เป็นแบบ fixed pitch และตัวใบพัดก็มีลักษณะเป็นคล้ายแผ่นเรียบทามปะทะหันหนึ่งกับกระแลลม สัพพ์ (effective angle of attack) กลับใบพัดแบบนี้จะมีแรงต้าน (drag) ซึ่งส่วนใหญ่กับ แนวโน้มการหมุนของใบพัดที่มาก จึงเกิดการต้องการกำลังชี้บเคส์ล่อนสูง นอกจากนี้อีกประการหนึ่ง ก็คือเมื่อความเร็วของลมสูงขึ้นมาก ๆ มุ่งปะทะสัพพ์ของกระแลลมทำให้กับกลับใบพัดก็สูงขึ้นมากจนเกิดการร่วงหล่น (stall) ของใบพัด เกิดแรงต้านขึ้นอย่างมากและเกิดการสูญเสียความลามารถใน การดูดลมลงไปในที่สุด

ในที่นี้จึงควรจะเล่นอ่อนหวานทางในการปรับปรุงประสิทธิภาพของอุโมงค์ลมในเชิงการเพิ่ม ขีดความสามารถที่จะให้ได้ความเร็วตามสูงขึ้นดังนี้เป็น 2 กรณีว่า

1. โดยใช้ชี้บเคส์ล่อนเดิมเดิม แต่เพิ่มกำลังชี้บเคส์ล่อนให้ใหญ่ขึ้น ซึ่งมีความเป็นไปได้ แต่ขีดจำกัดดังที่กล่าวว่าอาจจะทำให้ลมปะทะสัพพ์เพิ่มยิ่งเกินไปจนเกิดการร่วงหล่นซึ่งวิธีการนี้ก็ เป็นวิธีการที่จะเพิ่มความเร็วตามได้บ้างแต่ก็ลำบาก อีกทั้งสิ่งเปลืองกำลังที่จะต้องใช้เป็นอย่างมาก เมื่อวิธีการนี้จะง่ายในการปรับปรุงแต่ประสิทธิภาพใบพัดจะต่ำ

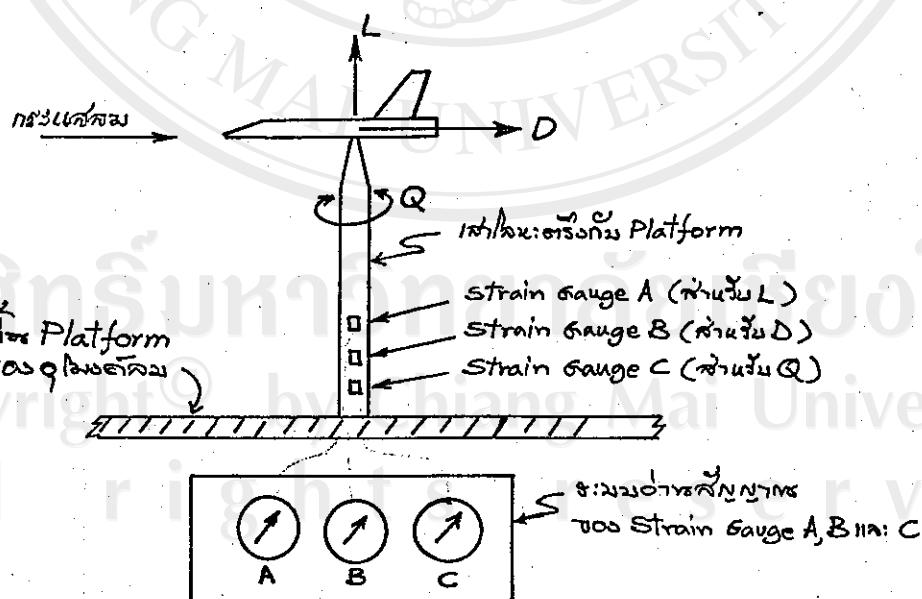
2. โดยการออกแบบกลับใบพัดใหม่ให้มีภาคตัดเป็นรูปเพียงภาคและล้อร้างกลไกให้ สามารถปรับมุมปิด (pitch) ได้เพื่อให้ได้มุ่งปะทะสัพพ์ที่ดีที่สุด วิธีการนี้จะราคาแพง ต้องการ ความละเอียดและฝีมือในการล้อร้าง ความเร็วตามจะได้ดีขึ้นมากและยังได้ใบพัดที่มีประสิทธิภาพสูง ขึ้นมากอีกด้วย การเลือกใช้วิภาคตัดแผ่นอากาศที่เหมาะสมลงในการเอามาเขียนรูปเป็นกลับใบพัดจะทำให้ เกิดแรงต้านตามแนวล้อร้างกับกิ่งทางการหมุนของใบพัดกันอยู่

อย่างไรก็ต้องมีค่าล้มที่ได้ปรับลดความลามารถใน การล้อร้างขึ้นมาโดยใช้ชี้บเคส์ล่อนที่ นำไปติดตั้งนี้ก็เพียงพอสำหรับการทดลองที่ความเร็วไม่สูงมากนัก ซึ่งประยุกต์ของอุโมงค์ลมที่ล้อร้าง ขึ้นมาสามารถใช้เป็นแกนทดสอบที่สำคัญในงานทดลองต่าง ๆ ต่อไป ที่ต้องการการให้ผลของอากาศ

ความเร็วต่อ เช่น การศึกษาถึงแรงต่าง ๆ ต่อวัตถุทรงต่าง ๆ อันได้แก่ แรงยกแรงด้านและแรงปิดเป็นตัว นอกจานนี้ เนื่องจากเป็นอุโมงค์แบบเปิดบัง ฉลามาราทัยกับงานทดลองด้านอื่น ๆ เช่น การศึกษาปแบบของกระดิ่นภายในลักษณะที่มีลมหรือใช้เครื่องกำเนิดควันศึกษาถึงรูปแบบการไหลของลมผ่านเทหรัตถุ ทั้งนี้เพราะอากาศที่มีควันหรือน้ำมันจะถูกพัดไหไป ซึ่งนับว่าเป็นล้วนได้เปรียบของอุโมงค์ล้มแบบเปิดที่เห็นอกว่าอุโมงค์ล้มแบบปิด ตัวนี้เป็นตัว

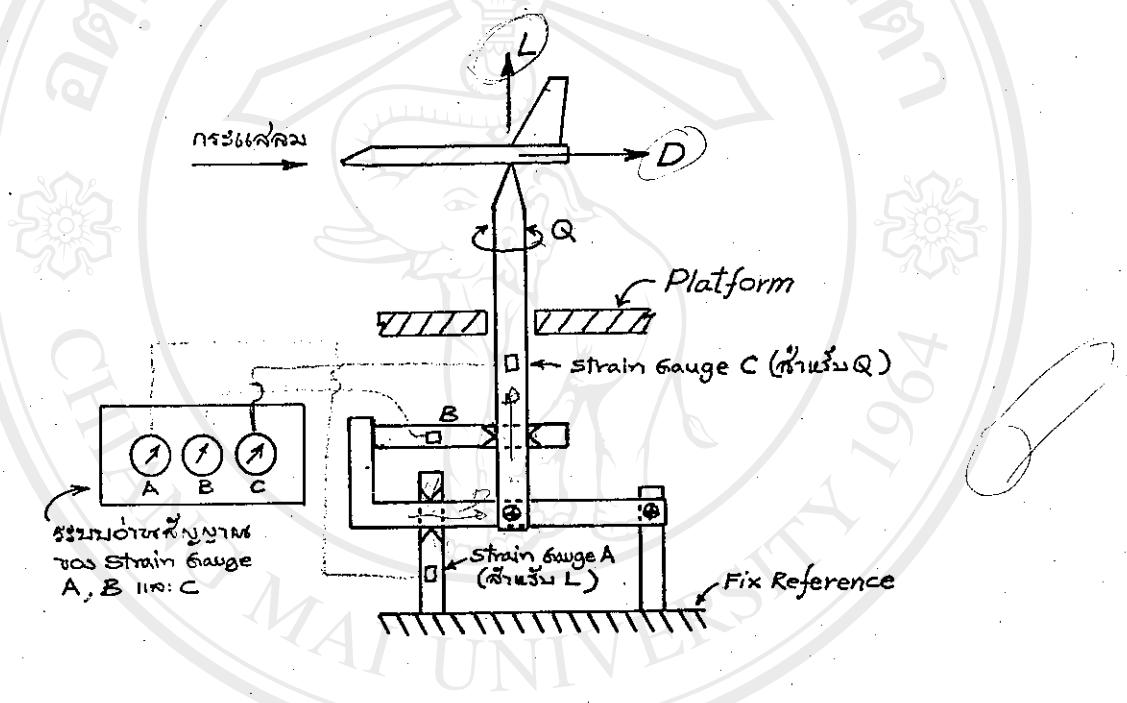
ในล้วนเครื่องมือวัดแรงต่าง ๆ ที่จะเกิดขึ้น เนื่องจากกระแลลมกราทำต่อวัตถุต่าง ๆ ที่จะใช้ตัวล้อบในอุโมงค์ล้มนั้น เนื่องจากอุปกรณ์ประกอบต่าง ๆ มีราคาแพง และยังไม่สามารถสืบทอดได้สิ่งจำเป็นต้องลงทะเบียน แต่เครื่องจะยอนนำเล่นอแนวทางในการจัดสร้างเครื่องมือวัดแรงต่าง ๆ ตัวกล่าวไว้ในที่นี้เป็นงานต่อเนื่องงานวิจัยนี้ เพื่อนำไปสู่การพัฒนาอุโมงค์ล้มความเร็วที่ก่อให้สัมภูรถดตัวไปนั้น

1. โดยใช้แท่งโลหะตั้งเป็นเลาเดียวตึงกับผิวของ plateform ที่เพื่อยก Working section แล้วการติด Strain gauge ที่เหมาะสมจะทำให้สามารถวัดแรงต่าง ๆ ที่กระแลลมกราทำแบบจำลองที่จะทดสอบได้ ซึ่งแรงต่าง ๆ จะได้แก่ แรงยก (Lift, L) แรงต้าน (Drag, D) และแรงปิด (Torque, Q) ซึ่งสัญญาณจาก Strain gauge จะอ่านออกมาได้ด้วยเครื่องมือวัดต่อไปแล้วนำมาแปลงเป็นค่าแรงต่าง ๆ โดยเทียบกับค่าที่ได้ Calibrate ไว้ก่อนแล้ว รูปที่ 4.1 แสดงแนวทางการทำงานของระบบวัดแรง



รูปที่ 4.1 แนวทางการทำงานของระบบวัดแรงด้วยใช้แท่งโลหะเลาเดียวประกอบ Strain gauge

2. โดยถอดร่างกลไก ตั้งรูปที่ 4.2 ซึ่งจะทำให้สามารถวัดแรงต่าง ๆ ได้โดยตรง
เป็นการลด Interference ของแรงในแนวอื่นที่กระทบกับ Strain gauge กล่าวคือ ตัว
Strain gauge A จะรับเฉพาะลักษณะของ D ซึ่งเป็นแรงต้าน ตัว Strain gauge B จะรับ
เฉพาะลักษณะของ L ซึ่งเป็นแรงยกและการติดตัวที่เหมือนกันของ Strain gauge C จะรับ
ลักษณะของ Q ซึ่งเป็นแรงปิด ทั้งนี้แม้ขั้นตอนการทำการทดลองจะมีก้าวแรง D,L และ Q
เกิดขึ้นพร้อม ๆ กัน



รูปที่ 4.2 แนวทางการทำงานของระบบวัดแรงด้วยกลไก

ประกอบ Strain gauge

ลิขสิทธิ์มหาวิทยาลัยเชียงใหม่
Copyright © by Chiang Mai University
All rights reserved

បច្ចនាកម្ម

1. Ashley, H. Engineering Analysis of Flight Vehicle. Massachusetts : Addison - Wesley, 1974.
2. Bertin, J.J., and Smith, M.L. Aerodynamics for Engineer. London : Prentice-Hall, 1979.
3. Clancy, L.J. Aerodynamics. London : Pitman, 1975.
4. Houghton, E.L., and Brock, A.E. Aerodynamics for Engineering Students. London : Edward Arnold, 1970.
5. Krasnov, N.F. Aerodinamika. Moskow : Vysshaya Shkola, 1971.
6. Perkins, C.D., and Hage, R.E. Airplane Performance Stability and Control. New York : John Wileys & Sons, 1949.
7. Pope, A., and Harper, J.J. Low Speed Wind-Tunnel Testing. New York : John Wileys & Sons, 1966.
8. Sexton, D.E. "A Simple Wind Tunnel for Studying Air-flow Round Building", The Architect and Building News, (June, 1968), 983 - 985.

អ៊ូសមុទគណៈវិទ្យកម្មសាស្ត្រ

ประวัติการศึกษาและประสบการณ์

นายสัมพันธ์ ไชยเทพ

สำเร็จการศึกษาระบบทั่วไป สาขา โรงเรียนประถมร้อยแยลวิทยาลัย เมื่อปี พ.ศ.
2512 ได้รับปริญญาวิศวกรรมศาสตร์บัณฑิต (เครื่องกล) จากมหาวิทยาลัยเกษตรศาสตร์ เมื่อ
พ.ศ. 2516 ได้ Diploma in Agricultural Engineering จาก Lincoln College
ประเทศนิวซีแลนด์ พ.ศ. 2520 และปริญญาโททางวิศวกรรมเกษตร จาก University of
Canterbury ประเทศนิวซีแลนด์ เมื่อ พ.ศ. 2522 ในช่วงที่ศึกษาอยู่ ณ ประเทศนิวซีแลนด์
ได้มีโอกาสศึกษาเรื่องวิศวกรรมวิศวกรรมค้านอากาศเพลิงศาสตร์ เริ่มทำงานตำแหน่งวิศวกรโครงการ ณ
โรงพยาบาลเชียงใหม่ ศรีราชา เมื่อ พ.ศ. 2516 ได้รับหมายการในตำแหน่งอาจารย์ประจำ
ภาควิชาบริการน้ำดื่มและน้ำเสีย คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเชียงใหม่ ตั้งแต่ ป. พ.ศ. 2517
ต่อมาเริ่มรับหมายการในตำแหน่งอาจารย์ประจำ ณ สถาบันเทคโนโลยีราชมงคลเชียงใหม่ ตั้งแต่ พ.ศ. 2525 จนถึงปัจจุบัน เข้าร่วมโครงการวิศว
เครื่องจักรและสถาปัตยกรรมศาสตร์ ตั้งแต่ พ.ศ. 2524 จนถึงปัจจุบัน ได้ร่วมกับนักวิจัย
เรื่อง การพัฒนาตรวจสอบเพื่อการวิทยาศาสตร์ ตั้งแต่ พ.ศ. 2524 จนถึงปัจจุบัน ได้ร่วมกับนักวิจัย
ศึกษาเรื่องการผลิตสี composite โดยใช้วัสดุที่หาได้ในท้องตลาด เมื่อปี พ.ศ. 2524 อันเป็นปี
เริ่มต้นของโครงการนี้ แหล่งที่มาของวัสดุคือ Composite ที่มีความต้านทานต่อการสึกหรอสูง
ทนทาน ได้เข้าร่วมเป็นกรรมการวิชาการของโครงการพัฒนาและสนับสนุนการผลิต
เครื่องจักรและสถาปัตยกรรม UNDP/FAO/กระทรวงเกษตรฯ ตั้งแต่ พ.ศ. 2525 มีประสบการณ์
ฝึกอบรมทางการทดลองประเมินผลเครื่องจักรและสถาปัตยกรรมศาสตร์ ณ ประเทศไทย เวลา 4
เดือน เมื่อปี พ.ศ. 2526 และฝึกอบรมทางด้านอุตสาหกรรมเหล็กซึ่งได้รับเชิญให้เข้าร่วมในโครงการ
อุตสาหกรรมรถยนต์และยานพาหนะ ณ ประเทศอิตาลี ตั้งแต่ พ.ศ. 2528 มีประสบการณ์
ทดลองทางการทดลองประเมินผลเครื่องจักรและสถาปัตยกรรมศาสตร์ ณ ประเทศอิตาลี เป็น
เวลา 4 เดือน เมื่อปี พ.ศ. 2528 มีประสบการณ์ด้านการเรียนการสอนทางด้านพลังด้านความร้อน
กลศาสตร์ของเหล็ก การทำความเย็นและการเปลี่ยนแบบวิศวกรรม ปัจจุบันมีความสนใจทางวิทยา
การด้านวิศวกรรมการบิน และสนใจทางด้านเครื่องจักรและสถาปัตยกรรมศาสตร์ ได้รับเชิญเข้าร่วมเปิดสอนวิชา
ทางค้านวัสดุก่อสร้างของมหาวิทยาลัยเชียงใหม่ ตั้งแต่ พ.ศ. 2527 จนถึงปัจจุบัน