

โครงการ

เครื่องวัดสูง ALTIMETER



ALTIMETER

จัดทำโดย

- พ.ท.เคลื่อน อัศวภูมิ
- พ.ต.นิรันดร์ ศิริกัณหา
- ร.ท.สุทธิพงษ์ บุญเจริญ
- จ.ส.อ.นิรุต มั่งคง

กองบริการและซ่อมบำรุงอากาศยาน

โรงเรียนการบินทหารบก

กล่าวนำ

นวัตกรรมเครื่องวัดสูง(ALTIMETER) นี้จัดทำโดย กองบริการและซ่อมบำรุงอากาศยาน รร.การบิน ทหารบก เพื่อให้ ผู้รับการศึกษาลักสูตรต่างๆของ รร.การบิน ทบ. หรือผู้สนใจ วิทยาการด้านการบินได้ศึกษาทดลองการทำงานของเครื่องวัด การบินที่ใช้วัดความดันบรรยากาศ STATIC PRESSURE ได้เข้าใจ การทำงานของระบบเครื่องวัดความดัน สามารถปรับ จัด จำลอง การบินในสภาพต่างๆตั้งแต่ระดับน้ำทะเล จนถึงความสูง ๑๐,๐๐๐ ฟุต และมองเห็นภาพได้ชัดเจน ทดแทนการบินจากอากาศยาน จริงได้ ผู้จัดทำหวังว่า ผู้ที่ได้ศึกษาจะได้รับความรู้และความเข้าใจ การทำงานได้ดียิ่งขึ้น ดังปรัชญา รร.การบิน ทบ. ที่ว่า

“เรียนรู้อย่างลึกซึ้ง เพื่อเป็นหนึ่งเรื่องการบิน”

หากท่านมีข้อคิดเห็นหรือแนวทางปรับปรุงใดๆโปรด ติดต่อได้ที่ กองบริการและซ่อมบำรุงอากาศยาน รร.การบิน ทหารบก ต่อไป

หลักการและเหตุผล

หลักการทำงานของเครื่องวัดสูง (ALTIMETER)

บรรยากาศที่ห่อหุ้มโลกของเราประกอบด้วยก๊าซหลายชนิด เช่น ไนโตรเจน ออกซิเจน และก๊าซอื่นๆ ห่อหุ้มตั้งแต่ผิวโลกสูงขึ้นไปประมาณ ๒๐๐ ไมล์เหนือผิวโลกที่ระดับน้ำทะเล บรรยากาศมีความหนาแน่นมาก น้ำหนักที่ถูกบีบอัดกันของบรรยากาศที่ระดับน้ำทะเลทุกๆ ๑ ตารางนิ้ว จะมีความดัน (PRESSURE) เท่ากับ ๑๔.๖๙ ปอนด์ ความดัน (PRESSURE) จะลดลงเมื่อความสูงเพิ่มขึ้น จนกระทั่งที่ความสูง ๑๘,๐๐๐ ฟุต แรงดัน (PRESSURE) จะเท่ากับ ๑/๒ ของแรงดันที่ระดับน้ำทะเล ดังนั้นที่ระดับน้ำทะเล ปานกลาง อุณหภูมิ ๑๕ °C (๕๙ °F) ความกดอากาศ ๑๔.๖๙ ปอนด์/ตารางนิ้ว หรือ ๒๙.๙๒ นิ้วปรอท ถูกกำหนดให้เป็นบรรยากาศมาตรฐาน

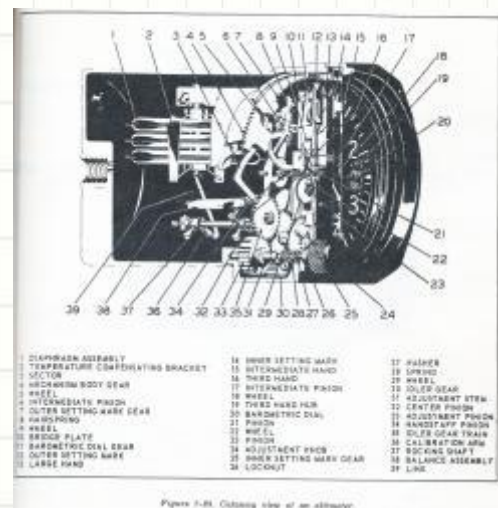
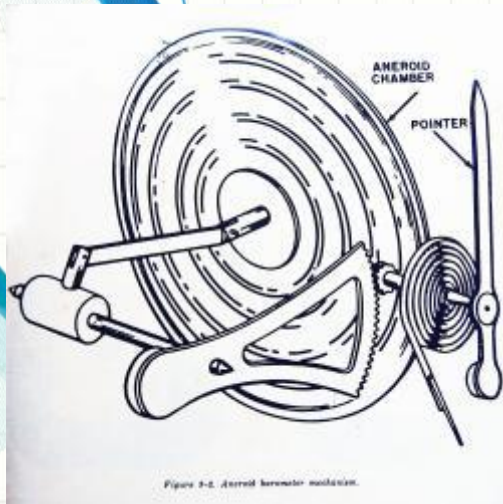


หลักการและเหตุผล(ต่อ)

เครื่องวัดสูง (ALTIMETER) เป็นเครื่องวัดการบินที่แสดงระยะสูงของอากาศยานโดยเปรียบเทียบกับจุดใดจุดหนึ่งบนพื้นโลก เช่น จากระดับน้ำทะเล เป็นต้น

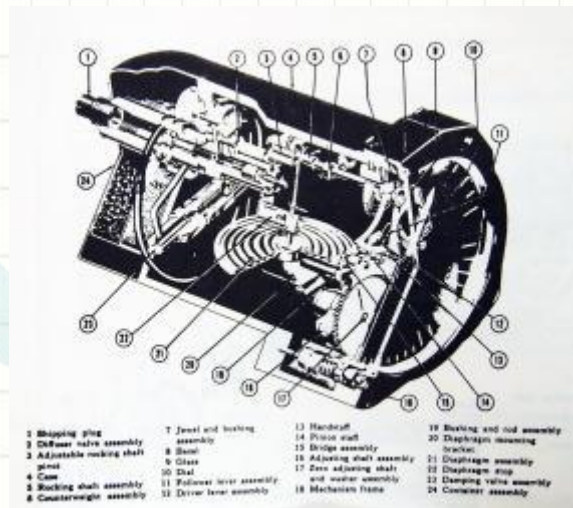
การทำงานของเครื่องวัดสูง

ตัวเรือนเครื่องวัดเป็นแบบ AIRTIGHT ต่อกับความดัน STATIC จากระบบ PITOT ของอากาศยานมายังตัวเรือนเครื่องวัด ภายในตัวเรือนจะบรรจุ ชุด ANEROID ที่ยืดหยุ่นตัวได้ เมื่อความดันบรรยากาศมากจะดันให้ชุด ANEROID ยุบตัวเข้าตรงกันข้าม เมื่อความดันลดชุด ANEROID จะขยายตัว การยุบ-ขยายตัวทำให้ชุดกลไกทำงานส่งผลมายังเข็มที่อยู่ด้านหน้าปิด เครื่องวัดชี้แสดงความสูงให้ผู้ทำการบินได้ทราบความสูง ณ ขณะนั้นได้



หลักการและเหตุผล(ต่อ)

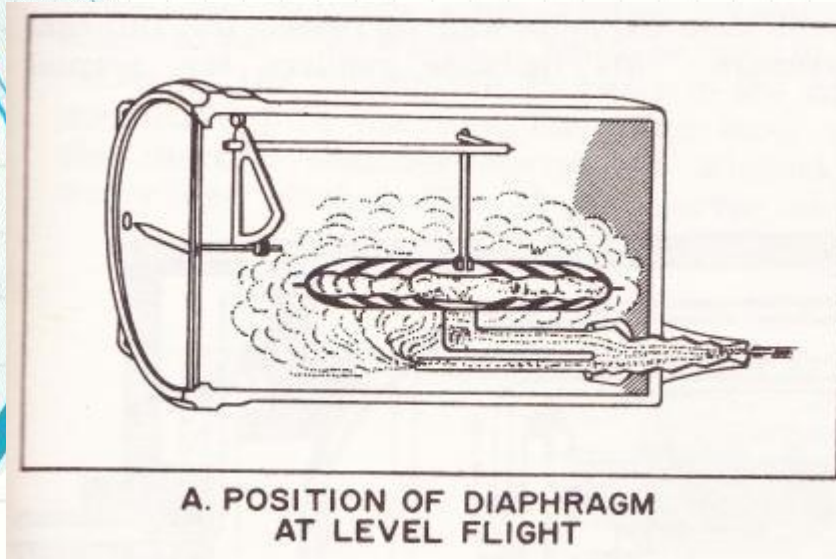
เครื่องวัดอัตราไต่ Vertical Speed Indicator. (VSI) เป็นเครื่องวัดการบินที่แสดงอัตราการไต่ของอากาศยานขณะทำการบินเป็น ฟุต/นาทึ



การทำงานของเครื่องวัดอัตราไต่ (Vertical Speed Indicator)

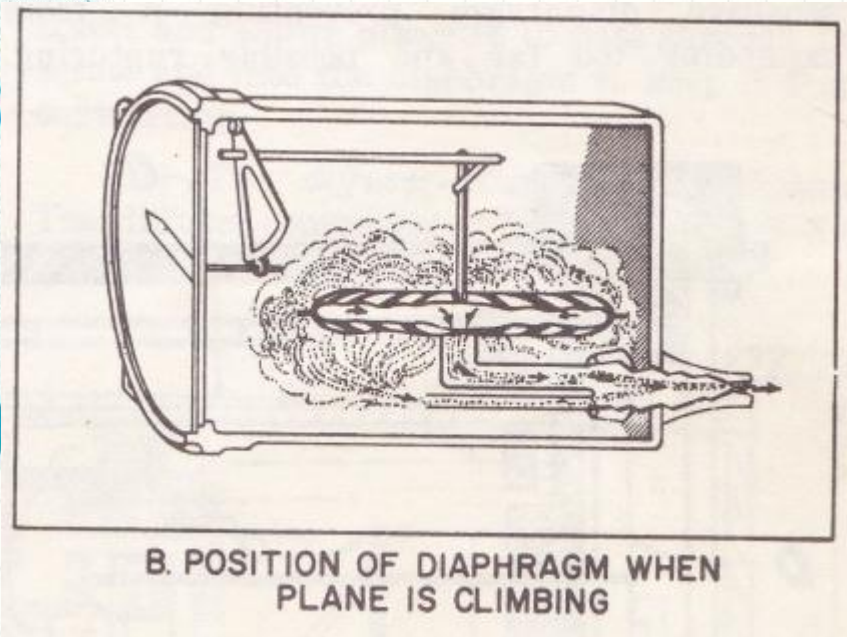
ตัวเรือนเครื่องวัดถูกต่อท่อความดัน STATIC จากระบบ PITOT ของอากาศยานเข้ามาภายในเรือนเครื่องวัด ภายในตัวเรือนบรรจุชุด Diaphragm ที่มีความยืดหยุ่นตัวได้ และชุดเฟืองกลไกถ่ายทอดการยืด - หดตัว ของ Diaphragm มายังเข็มชี้ที่หน้าปัดเครื่องวัด

หลักการและเหตุผล(ต่อ)



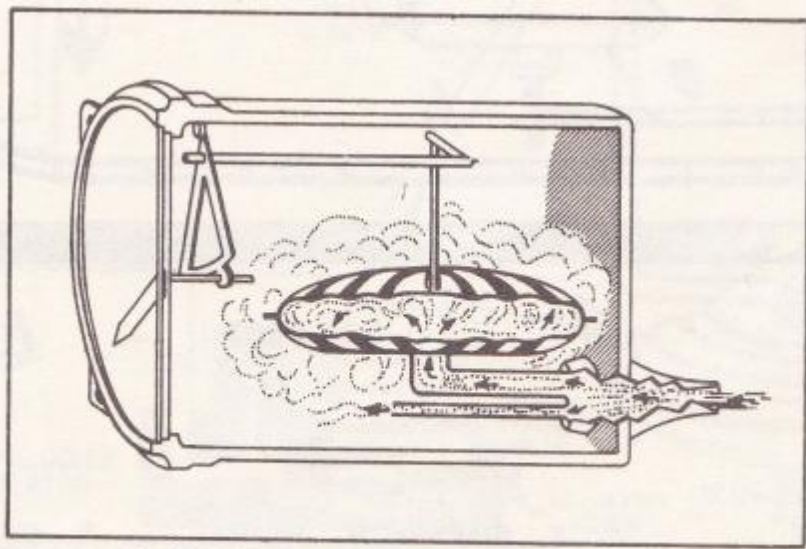
ขณะบินตรงบินระดับ (LEVEL FLIGHT) ความดันภายใน DIAPHRAGM และโดยรอบ DIAPHRAGM จะถูกปรับให้เท่ากัน ทำให้ DIAPHRAGM อยู่คงที่ไม่เปลี่ยนแปลง เข็มจึงชี้ที่ 0

หลักการและเหตุผล(ต่อ)



ขณะอากาศยานบินไต่ระดับสูงขึ้น (Climbing) ที่ระดับที่ไต่ขึ้นไปนั้นความดัน (PRESSURE) ภายนอกจะลดลง ทำให้ความดันภายในเครื่องวัดไหลออกสู่ภายนอก ความดันในแผ่น Diaphragm ไหลออกได้เร็วกว่าความดันโดยรอบแผ่น Diaphragm เพราะถูกจำกัดโดยช่องทางที่ออกแบบให้ไหลช้ากว่า ดังนั้นความดันโดยรอบ Diaphragm จึงมากกว่าความดันภายในแผ่น Diaphragm ทำให้แผ่น Diaphragm ยุบตัวลง และส่งผลให้ชุดกลไกไปยังหน้าปัดเข็มชี้แสดงอัตราการไต่ของอากาศยาน

หลักการและเหตุผล(ต่อ)



C. POSITION OF DIAPHRAGM WHEN PLANE IS DESCENDING

เมื่ออากาศยานลดความสูงลง (Descending) ความดัน Static ซึ่งมีความหนาแน่นมากกว่าจะผ่านเข้าไปในตัวเรือนเครื่องวัดไหลเข้าภายในแผ่น Diaphragm ทำให้แผ่นขยายตัว ขณะเดียวกัน ความดัน Static ก็จะผ่านเข้าภายนอกโดยรอบแผ่น Diaphragm แต่ความดันนอกแผ่น Diaphragm จะผ่านท่อที่ออกแบบให้ไหลช้ากว่าจึงทำให้ความดันภายใน Diaphragm มากกว่าความดันโดยรอบ Diaphragm การขยายตัวของ Diaphragm ทำให้ชุดกลไกและเฟืองเคลื่อนตัวส่งผลมายังเข็มที่หน้าปัดเครื่องวัดชี้แสดงอัตราการร้อนของอากาศยาน

หลักการและเหตุผล(ต่อ)

เครื่องวัด Manifold Pressure เป็นเครื่องวัดความดันบรรยากาศ (Static Pressure) ที่อยู่โดยรอบอากาศยานหรือวัดความดันไอดีของเครื่องยนต์ลูกสูบที่หน้าปิด วัดเป็น นิ้ว·ปรอท

การทำงาน ภายในตัวเรือนเครื่องวัดต่อท่อจากท่อไอดีหรือจากท่อ Static ของระบบ Pitot เข้าไปภายในตัวเรือน ภายในบรรจุชุด ANEROID กลไกและเฟืองต่อมายังเข็มที่หน้าปิด เมื่อความดันบรรยากาศ (Pressure) ลดลง ANEROID จะขยายตัว ตรงข้ามเมื่อความดันบรรยากาศ (Pressure) เพิ่มขึ้น ANEROID จะถูกบีบให้หดตัว การขยาย - หดตัวของ ANEROID จะส่งผลมายังเข็มที่หน้าปิดอ่านออกมาเป็นความดันขณะนั้น เป็น นิ้ว·ปรอท

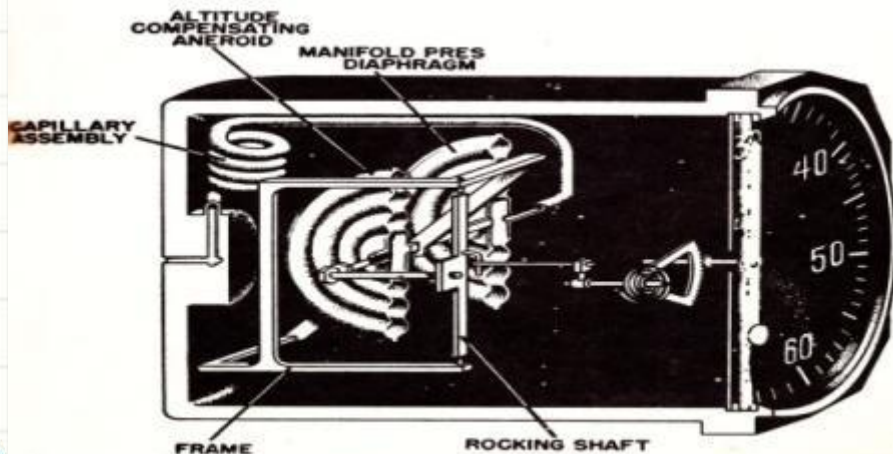


Figure 9-18. Cutaway view of a manifold pressure indicator.

วัตถุประสงค์

๑

- เป็นเครื่องจำลองการบินในทุกความสูง ตั้งแต่ระดับ ๐ - ๑๐,๐๐๐ ฟุต ได้ตามต้องการ

๒

- ผู้ที่เกี่ยวข้องกับการบินฝึกปฏิบัติ และศึกษาการทำงาน of เครื่องวัดการบินอย่างถูกต้อง นำไปสู่การใช้ยุทธโปกรณ์อย่างคุ้มค่า ช่วยประหยัดงบประมาณของประเทศชาติได้ในอนาคต

๓

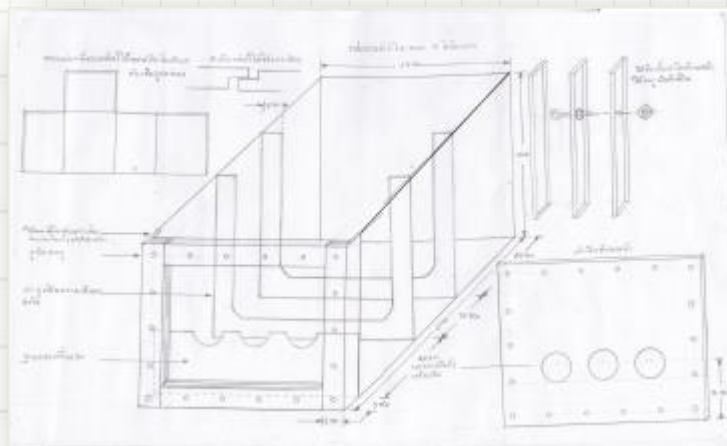
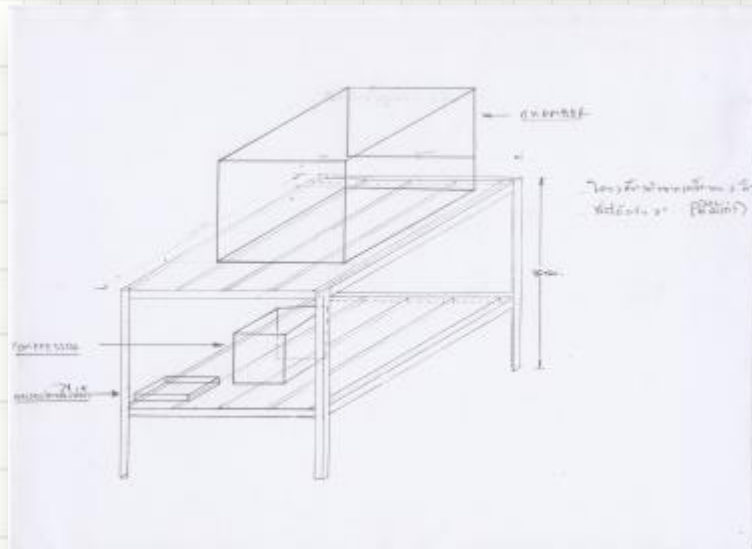
- ผู้ที่เกี่ยวข้องกับการบินเรียนรู้และเข้าใจผลกระทบของความดันบรรยากาศที่ส่งผลต่อสมรรถนะของอากาศยาน เช่นขณะปฏิบัติการบินในพื้นที่สูง อากาศเบาบาง ยังผลถึงความปลอดภัยต่อภารกิจบินได้

ขั้นตอนดำเนินโครงการ

- เตรียมการและวางแผนการใช้วัสดุอุปกรณ์ เครื่องมือและเครื่องวัดการบินที่จำเป็น
- ศึกษาการทำงานเครื่องวัดการบิน
- จัดทำกล่องความดัน และทดลองเพื่อให้ได้ ความดันตามต้องการ
- ปรับปรุงอุปกรณ์ให้แข็งแรงและปลอดภัย
- ทดสอบการทำงานตามขั้นตอนการใช้งาน
- ประเมินผลการดำเนินการ

ขั้นตอนดำเนินโครงการ(ต่อ)

- เตรียมการและวางแผนการใช้วัสดุอุปกรณ์เครื่องมือและเครื่องวัดการบิ่นที่จำเป็น



ขั้นตอนดำเนินโครงการ(ต่อ)

- เตรียมการและวางแผนการใช้วัสดุอุปกรณ์เครื่องมือและเครื่องวัดการบิ่นที่จำเป็น



ขั้นตอนดำเนินโครงการ(ต่อ)

➤ ศึกษาการทำงานเครื่องวัดการบิน

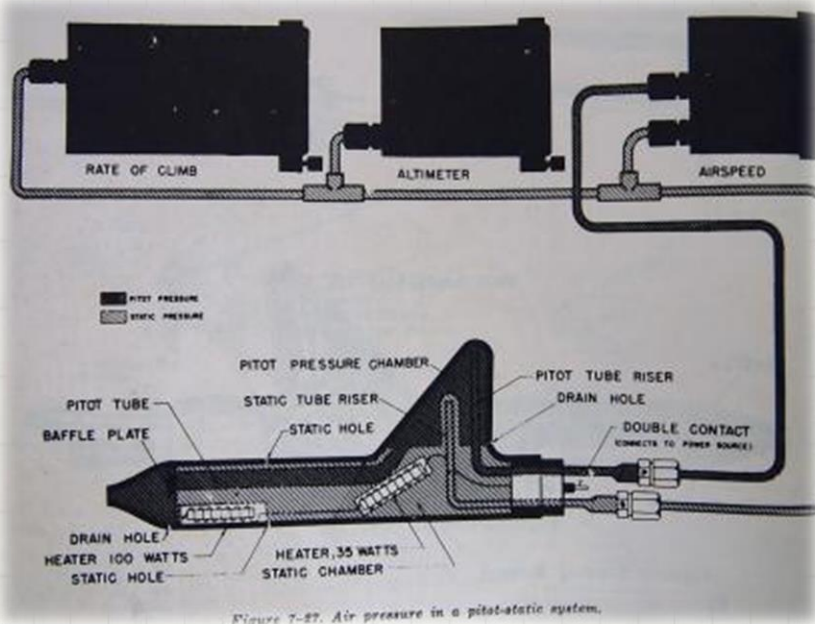


Figure 7-27. Air pressure in a pitot-static system.

ขั้นตอนดำเนินโครงการ(ต่อ)

- จัดทำกล่องความดัน และทดลองเพื่อให้ได้ความดันตามต้องการ



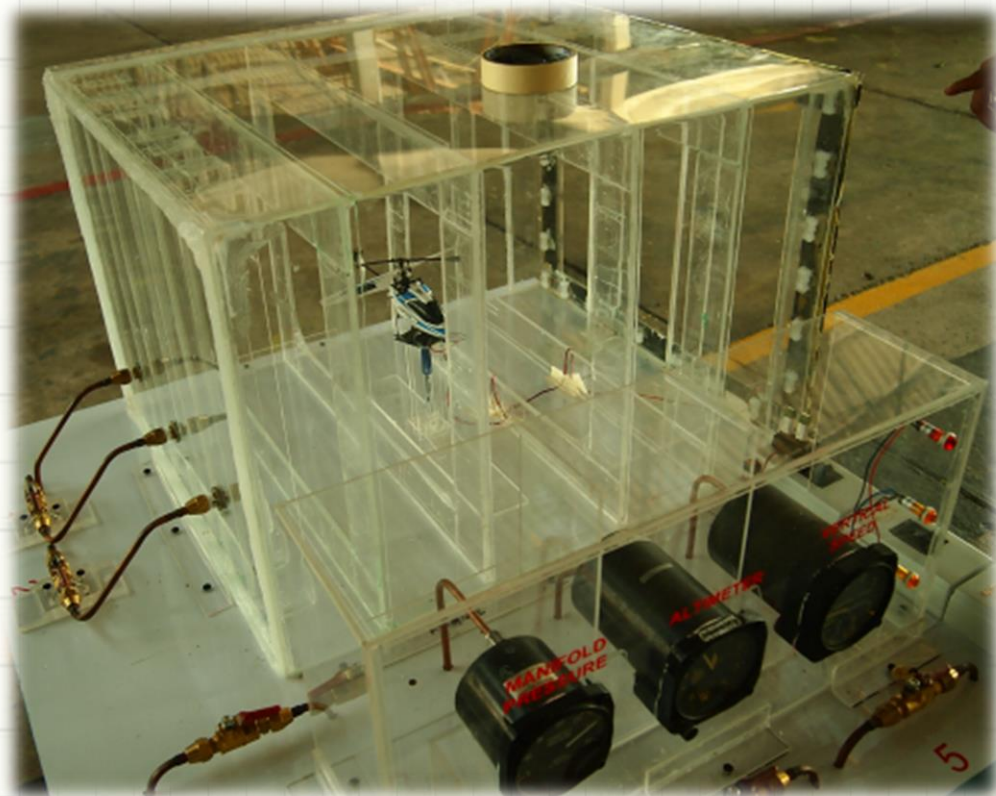
ขั้นตอนดำเนินโครงการ(ต่อ)

- ปรับปรุงอุปกรณ์ให้แข็งแรงและปลอดภัย



ขั้นตอนดำเนินโครงการ(ต่อ)

- ทดสอบการทำงานตามขั้นตอนการใช้งาน



ขั้นตอนดำเนินโครงการ(ต่อ)

➤ ประเมินผลการดำเนินการ



ระยะเวลาและสถานที่

ระยะเวลาการจัดทำ ๙๐ วัน แบ่งเป็น

- ❖ วางแผนและออกแบบ ๒๕ วัน
- ❖ จัดหาอุปกรณ์ ๑๕ วัน
- ❖ ดำเนินการจัดทำ ประกอบ ติดตั้ง ๓๐ วัน
- ❖ ทดสอบการทำงานและปรับปรุงแก้ไข ๑๕ วัน
- ❖ สรุปลงและประเมินการใช้งาน ๕ วัน

สถานที่ปฏิบัติงาน

- ❖ โรงเก็บอากาศยาน แผนกบริการและซ่อมบำรุง
อากาศยาน กองบริการและซ่อมบำรุงอากาศยาน
โรงเรียนการบินทหารบก

อุปกรณ์และงบประมาณ

ลำดับ	รายการ	จำนวน	หน่วยนับ	ราคา(บาท)
๑	สกรูเหล็ก ๗x๓/๔ นิ้ว	๒	อัน	๑๖
๒	ตาไก่ ๕/๑๖	๔	อัน	๘๐
๓	ตาไก่ ๕x๑๖	๒	อัน	๕๐
๔	สายลม + เช็มขัด	๒	เมตร	๒๒๐
๕	ดอกสว่าน	๒	อัน	๓๐
๖	สายไฟ ๒x๑๕	๖	เมตร	๗๘
๗	เบรกเกอร์	๓	ตัว	๔๕๐
๘	กล่องเบรกเกอร์	๓	อัน	๔๕
๙	ปลั๊กไฟ (เต้ารับ)	๒	ตัว	๖๐
๑๐	ปลั๊กตัวผู้ (เต้าเสียบ)	๒	ตัว	๒๐
๑๑	ผ้าเทป 3M	๑	ม้วน	๓๕
๑๒	รางเดินสาย T3	๒	เส้น	๕๐
๑๓	วาล์วแก๊ส	๔	ตัว	๓๙๒
๑๔	เทปพันเกลียว	๑	ม้วน	๒๐
๑๕	ปะเก็นยาง	๑	เมตร	๓๐๐
๑๖	กาวทาปะเก็น	๑	หลอด	๒๐๐

อุปกรณ์และงบประมาณ (ต่อ)

ลำดับ	รายการ	จำนวน	หน่วยนับ	ราคา(บาท)
๑๗	วาล์วศร	๔	ตัว	๘๐
๑๘	ยูเนียนม ๒ ๑/๒ หุน	๑๐	ตัว	๒๐๐
๑๙	แฟร์ ๒ ๑/๒ หุน	๑๖	ตัว	๓๒๐
๒๐	แฟร์ ๒ หุน	๒	ตัว	๓๖
๒๑	ลวดเชื่อมเงิน	๓	เส้น	๓๖
๒๒	ยางรองคอม	๒	ชุด	๖๐
๒๓	ท่อทองแดง	๕	เมตร	๒๕๐
๒๔	ดอกสว่าน ๑/๘ หุน	๓	อัน	๖๐
๒๕	ใบเลื่อย	๓	ใบ	๙๐
๒๖	กาวยาง	๑	กระป๋อง	๑๔๕
๒๗	ใบเลื่อยจิ๊กซอร์	๒	ใบ	๙๖
๒๘	วาล์วลม	๒	ชุด	๑๙๖
๒๙	ข้อต่อเกลียวใน	๒	ตัว	๓๘
๓๐	ข้อต่อเกลียวนอก	๒	ตัว	๑๓๐
๓๑	พลาสติกใส	๒	แผ่น	๒๐๐
๓๒	สีสเปรย์ (สีดำ)	๑	กระป๋อง	๘๐

อุปกรณ์และงบประมาณ (ต่อ)

ลำดับ	รายการ	จำนวน	หน่วยนับ	ราคา (บาท)
๓๓	พลาสติกอุปกรณ์ + ค่าแรงติดตั้งกล่อง	๑	ชุด	๓,๙๐๐
๓๔	โฟมเก่า (ขาวเงา) ๔x๘ ฟุต	๑	แผ่น	๒๗๐
๓๕	ไม้อัดยาง ๔x๘ ฟุต หนา ๑๐ มม.	๑	แผ่น	๓๙๕
๓๖	น้ำยาเชื่อมพลาสติก	๒	ขวด	๗๐
๓๗	ก๊ิบ 5C	๑	กล่อง	๑๐
๓๘	ข้อต่อรังผึ้ง	๒	คู่	๑๘
๓๙	หางปลา (ทองเหลือง)	๔	ตัว	๑๐
๔๐	แท่งกาว	๑	อัน	๕
๔๑	กาวลาเท็กซ์	๑	หลอด	๑๐
๔๒	แผ่นพลาสติก ๔x๖ หนา ๒.๕ มม.	๑	แผ่น	๑,๐๘๐
๔๓	สายไฟใหญ่	๖	เมตร	๗๘
๔๔	สายไฟกลาง	๔	เมตร	๒๐
๔๕	สายไฟเล็ก	๒	เมตร	๖
๔๖	สวิตช์ ปิด-เปิด	๑	อัน	๑๐
๔๗	หลอดไฟ ๒๒๐ โวลต์ (เล็ก)	๓	หลอด	๖๐
๔๘	ซิลิโคน	๒	หลอด	๒๐๐
	รวม			๑๐,๒๔๕