

มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์

คณะวิศวกรรมศาสตร์

การสอบกลางภาค ประจำปีภาคการศึกษาที่ 1

ปีการศึกษา 2551

วันที่ 29 กรกฎาคม 2551

เวลา 09:00-12:00 น.

วิชา 215-436 Gas Turbine Theory

ห้อง R300

=====

คำสั่ง

1. ข้อสอบมีทั้งหมด 4 ข้อ ให้ทำทุกข้อ อนุญาตให้เขียนคำตอบเป็นภาษาไทย
2. อนุญาตให้นำกระดาษ A4 ที่เขียนด้วยลายมือตัวเองเข้าห้องสอบ 1 แผ่น และเขียน ชื่อ นามสกุล รหัส นักศึกษา แนบส่งพร้อมกับข้อสอบ
3. อนุญาตให้ใช้เครื่องคิดเลขได้ทุกรุ่น
4. ให้เขียนชื่อ-สกุล รหัสนักศึกษา และ section ลงในข้อสอบทุกหน้า

หมายเหตุ คะแนนการสอบคิดเป็น 35% ของทั้งภาคการศึกษา

ทจจริตในการสอบโทษขั้นต่ำปรับตกในรายวิชานั้นและพักการศึกษา 1 ภาคการศึกษา

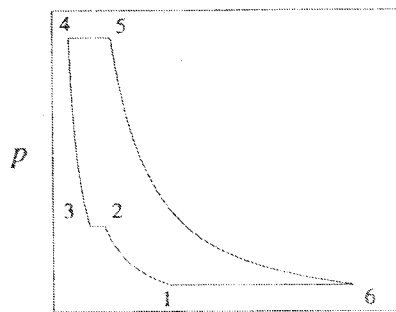
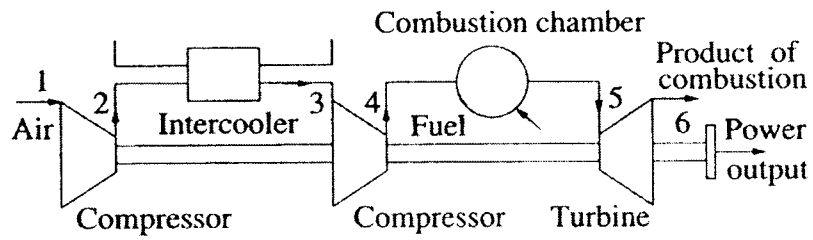
| ข้อที่ | คะแนนเต็ม | คะแนนที่ได้ |
|--------|-----------|-------------|
| 1 | 25 | |
| 2 | 25 | |
| 3 | 25 | |
| 4 | 25 | |
| รวม | 100 | |

อาจารย์ ชยุต นันทดลิต
(ผู้ออกข้อสอบ)

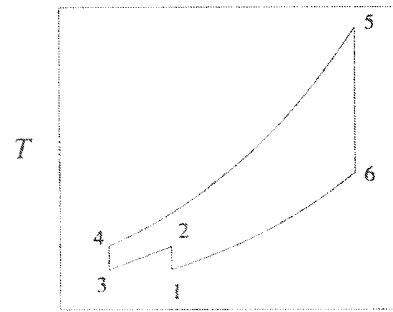
ข้อที่ 1. ตอบคำถามต่อไปนี้

- (ก) จงอธิบายการทำงานของเครื่องยนต์แก๊สเทอร์ไบน์ (Gas turbines) และ เครื่องยนต์แบบลูกสูบ (Reciprocating engines) และเปรียบเทียบข้อดีข้อเสียของเครื่องยนต์ทั้งสองแบบ
- (ข) จงอธิบายข้อแตกต่างระหว่างเครื่องยนต์แก๊สเทอร์ไบน์ที่ใช้สำหรับให้กำลังเพลลาและเครื่องยนต์แก๊สเทอร์ไบน์ที่ใช้สำหรับขับเคลื่อนโดยเจ็ท
- (ค) จงอธิบายข้อแตกต่างระหว่าง Energy transfer และ Energy transformation ในเครื่องยนต์แก๊สเทอร์ไบน์
- (ง) จงเขียนไดอะแกรมแสดงส่วนประกอบและอธิบายการทำงานของเครื่องยนต์แก๊สเทอร์ไบน์แบบระบบปิด (Closed cycle arrangement) และเปรียบเทียบข้อดีข้อเสียของเครื่องยนต์ระบบนี้กับเครื่องยนต์ระบบเปิด
- (จ) จงเขียนไดอะแกรมของวัฏจักรแก๊สเทอร์ไบน์ที่ติดตั้งอุปกรณ์เสริม Heat exchanger ระบบ Intercooler และระบบ Reheat และจงอธิบายวัตถุประสงค์ของการติดตั้งอุปกรณ์แต่ละชนิด
- (ฉ) อุณหภูมิอากาศเข้า Compressor มีผลต่องานที่ใช้ในการอัดอากาศอย่างไร และจงเขียนสมการแสดงความสัมพันธ์ระหว่างงานกับอุณหภูมิอากาศเข้า

ข้อที่ 2 จงแสดงว่าใน Gas turbine cycle แบบ two-stage intercooled compressor ที่มีเงื่อนไข perfect intercooling (คือ อุณหภูมิอากาศที่เข้า compressor ตัวที่สองถูกระบายความร้อนให้มีอุณหภูมิเท่ากับอุณหภูมิอากาศที่เข้า compressor ตัวที่หนึ่ง) จะให้ Net work output สูงสุด $(W_N / C_p T_1)_{\max}$ ที่เงื่อนไข pressure ratio ของ compressor แต่ละตัวเท่ากัน คือ $r_1 = r_2 = \sqrt{r}$ โดยที่ r คือ total pressure ratio ของ Gas turbine cycle



V



s

ข้อที่ 3. An ideal open cycle gas turbine plant using air operates on an overall pressure ratio of 4 and between the temperature limits of 300 K and 1000 K. Assuming constant specific heats, $C_p=1.005$ kJ/kg K and $C_v=0.717$ kJ/kg K, draw schematic diagram and evaluate compressor input work, turbine output work, heat input, specific work output and thermal efficiency for each of the modifications below. Assume optimum stage pressure ratios, perfect intercooling and perfect regeneration.

- (i) Basic cycle,
- (ii) Basic cycle with heat exchanger,
- (iii) Basic cycle with two-stage intercooled compressor,
- (iv) Basic cycle with heat exchanger and intercooled compressor.

ข้อที่ 4. Draw the schematic arrangement diagram and T-s diagram of basic cycle with heat exchanger. Determine the specific work output, cycle efficiency, air-fuel ratio and specific fuel consumption of cycle, having the following specification:

| | |
|---|----------------------------------|
| Compressor pressure ratio | 4.0 |
| Turbine inlet temperature | 1100 K |
| Isentropic efficiency of compressor, η_c | 0.85 |
| Isentropic efficiency of turbine, η_t | 0.87 |
| Mechanical transmission efficiency, η_{mech} | 0.99 |
| Calorific value of fuel | 42 MJ/kg |
| Combustion efficiency, η_b | 0.98 |
| Heat exchanger effectiveness, ε | 0.80 |
| Pressure losses | |
| Combustion chamber, Δp_{cc} | 2% of compressor outlet pressure |
| Heat exchanger air-side, Δp_{ha} | 3% of compressor outlet pressure |
| Heat exchanger gas-side, Δp_{hg} | 0.04 bar |
| Ambient condition, P_a, T_a | 1 bar, 288 K |

Note: Take $\gamma_{air} = 1.4$, $\gamma_{gas} = 1.333$, $C_{pa} = 1.005$ kJ/kg K and $C_{pg} = 1.148$ kJ/kg K