



Corso Luigi Einaudi, 55 - Torino

**Appunti universitari**

**Tesi di laurea**

**Cartoleria e cancelleria**

**Stampa file e fotocopie**

**Print on demand**

**Rilegature**

NUMERO: 601

DATA: 23/07/2013

# **A P P U N T I**

STUDENTE: Bruno

MATERIA: Macchine Esercizi

Prof. Ferraro

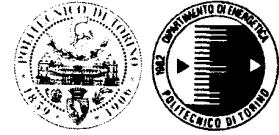
Il presente lavoro nasce dall'impegno dell'autore ed è distribuito in accordo con il Centro Appunti.

Tutti i diritti sono riservati. È vietata qualsiasi riproduzione, copia totale o parziale, dei contenuti inseriti nel presente volume, ivi inclusa la memorizzazione, rielaborazione, diffusione o distribuzione dei contenuti stessi mediante qualunque supporto magnetico o cartaceo, piattaforma tecnologica o rete telematica, senza previa autorizzazione scritta dell'autore.

**ATTENZIONE: QUESTI APPUNTI SONO FATTI DA STUDENTIE NON SONO STATI VISIONATI DAL DOCENTE.  
IL NOME DEL PROFESSORE, SERVE SOLO PER IDENTIFICARE IL CORSO.**

# POLITECNICO DI TORINO

## Dipartimento di Energetica

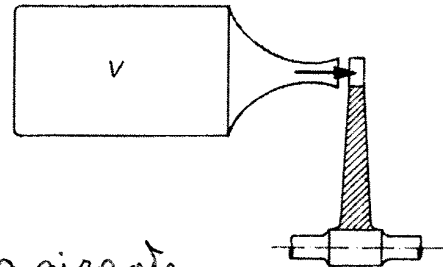


LAUREA MAGISTRALE IN INGEGNERIA MECCANICA

a.a. 2010/2011

### MACCHINE - ESERCITAZIONE 1

- 1) Un recipiente del volume di  $0,1 \text{ m}^3$  contenente aria a pressione  $p_1 = 30 \text{ bar}$  e temperatura  $T_1 = 800 \text{ K}$  si svuota tramite un ugello nell'ambiente esterno a pressione costante  $p_a = 1 \text{ bar}$ . L'aria che effluisce alimenta una turbina ad azione. Si può ipotizzare che tutta l'energia cinetica di efflusso dall'ugello si trasformi in lavoro nella girante (quindi senza perdite all'interno della girante e senza perdita di energia cinetica allo scarico della turbina) e che l'espansione che l'aria subisce dalla pressione  $p_1$  alla pressione  $p_a$  sia tutta isoentropica (adiabatica reversibile).

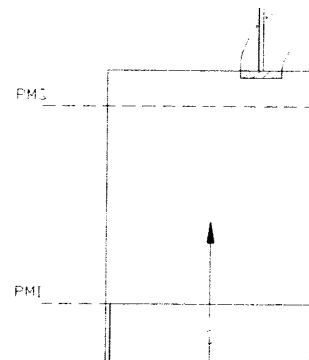


Calcolare il lavoro che la turbina compie in tali condizioni.

(Risultato: 362.8 kJ)

- 2) Un compressore alternativo con valvole comandate, avente cilindrata  $3000 \text{ cm}^3$  e spazio morto  $300 \text{ cm}^3$ , comprime aria ( $R=287 \text{ J/kgK}$ ,  $k=1,4$ ).

Al termine della fase di aspirazione (al punto morto inferiore PMI) la pressione e la temperatura in camera sono pari rispettivamente a  $90 \text{ kPa}$  e  $21^\circ\text{C}$ . Il fluido di lavoro viene compresso a valvole chiuse sino ad una pressione pari a  $320 \text{ kPa}$ . Si ipotizzi che durante questa fase il fluido segua un'evoluzione politropica caratterizzata da un esponente  $m=1,35$  e sia trascurabile il lavoro delle resistenze passive.



Calcolare il lavoro di compressione ed il calore scambiato con le pareti.

Si supponga poi che la valvola di mandata si apra istantaneamente al termine della fase di compressione e che la successiva fase di mandata, con valvola di mandata completamente aperta, avvenga a pressione all'interno del compressore costante e pari a quella di fine compressione. Si ipotizzi inoltre che la valvola di mandata si chiuda istantaneamente quando lo stantuffo arrivi al punto morto superiore (PMS). Durante la fase di mandata il calore trasmesso dal fluido alle pareti è pari a  $145 \text{ J}$  e la pressione e la temperatura del fluido mandato nell'ambiente a valle siano rispettivamente  $300 \text{ kPa}$  e  $90^\circ\text{C}$ .

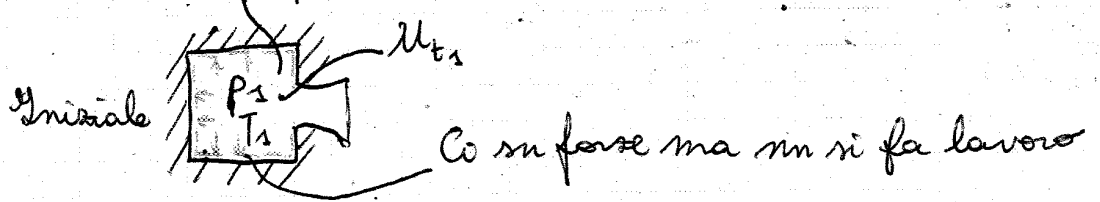
Determinare la massa di aria inviata durante tale fase.

(Risultati, rispettivamente, 330.4 J, - 40.9 J, 2.64 g)

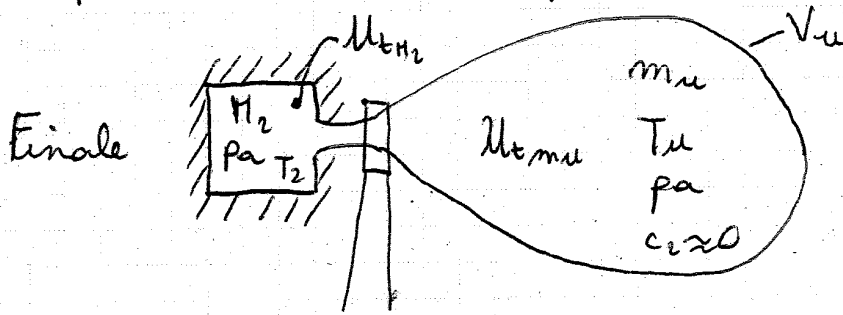
$m_u$ : massa uscita

1) Si usa il metodo sostanziale

2) Sistema: massa  $M_1$  presente inizialmente a  $p_1$  e  $T_1$



3) Evolvere: pto di inizio e di fine



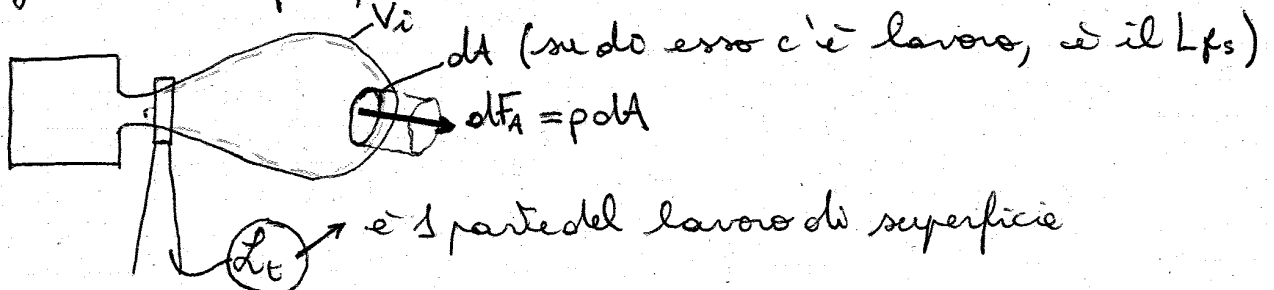
1° Principio:

$$Q = L_{fs} + \Delta U^* + \Delta E_{ec} + \Delta E_{w} + \Delta E_{gr} \approx 0$$

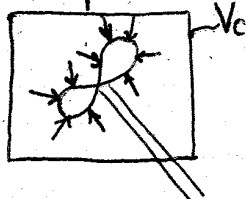
$\approx 0$   $\Delta U_t + \Delta U_{ch} = 0$  (mnc'è r° in atto)  $= 0$  xché  $x, y, z$  inerziale

$$L_{fs} + \Delta U_t = 0$$

La girante  $m$  fa parte del sist



Sulla girante si fa lavoro di superficie



2

$$\cdot \frac{T_u}{T_1} = \left(\frac{p_a}{p_1}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} \Rightarrow T_u = 302.7\text{K} \rightarrow T_u = \left(\frac{1}{30}\right)^{\frac{1.4-1}{1.4}} \cdot 800 = 302.7\text{K}$$

$$\cdot M_1 = V_1 p_1 = V_1 \frac{p_1}{RT_1} = 1.307\text{kg} = 0.1 \cdot \frac{30 \cdot 10^5}{287 \cdot 800}$$

$$L_p + \Delta M_t = 0$$

$$L_t + p_a V_u + M_1 c_v (T_u - T_1) = 0$$

$$\Rightarrow L_t = -p_a V_u + M_1 c_v (T_1 - T_u)$$

$$= 287 \cdot 10^5 \cdot (1.307 - 0.115) + 1.307 \cdot (800 - 302.7) \cdot c_v$$

$$\cdot V_u = m_u \cdot v_u = \frac{m_u}{\rho_u} = \frac{m_u}{\frac{p_a}{RT_u}} = 1.0355\text{m}^3$$

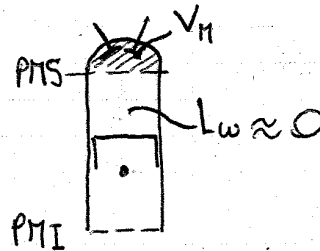
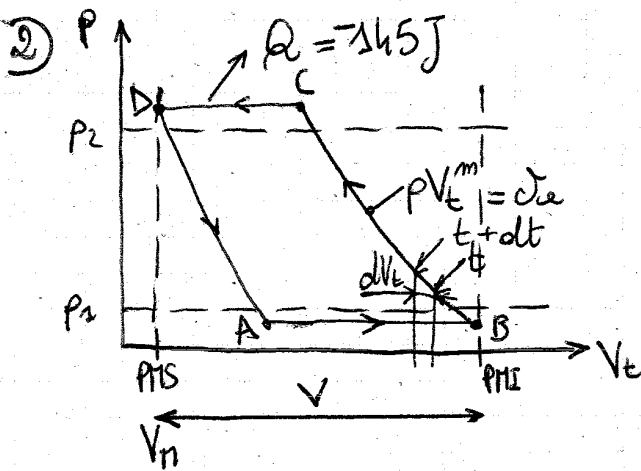
$$\cdot m_u = M_1 - M_2 = 1.192\text{kg}$$

$$\cdot M_2 = V_2 \cdot p_{int} = V_1 \frac{p_a}{RT_u} = 0.115\text{kg} = 0.1 \cdot \frac{10^5}{287 \cdot 302.7}$$

$10^5 = 100000\text{Pa}$   
 $\bar{R} = 287\text{J}/(\text{kg}\cdot\text{K})$  x aria secca  
 $R = 8.314\text{J}/(\text{mol}\cdot\text{K})$

$$c_v = \frac{R}{\gamma - 1} = \frac{287}{1.4 - 1} = 717.5\text{J}/(\text{kg}\cdot\text{K})$$

$$L_t = 362.8\text{kJ}$$



$$p_b = 30\text{kPa}$$

$$T_b = 273 + 21$$

$$p_c = 320\text{kPa}$$

$m \neq K$  x fughe e scambi termico eventuali

Calcolare il lavoro della compressione sul fluido

④

•  $V_B = V + V_M = 3300 \text{ cm}^3 = 3000 + 300$

$L_c = 330.4 \text{ J}$

2)  $Q = L_{fs} + \Delta U_t = -L_c + M_B c_v (T_c - T_B)$

↑  
massa compressiva

Si sottintende che la  $\Delta$  massa sia trascurabile:  $M_c = M_B$

•  $M_B = V_B \rho_B = (V + V_M) \frac{\rho_B}{R T_B} = 3300 \cdot 10^{-6} \frac{90 \cdot 10^3}{287 \cdot (21 + 273)}$   
 $M_B = 3.52 \cdot 10^{-3} \text{ kg}$

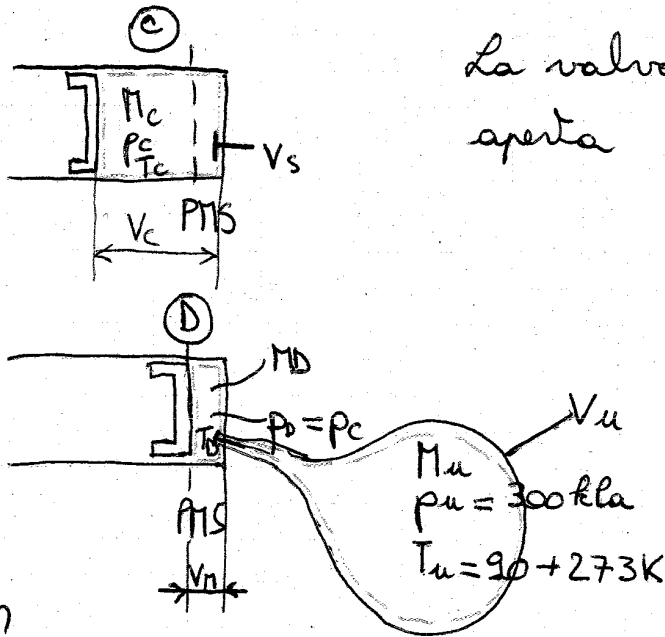
•  $Q = -330.4 + 3.52 \cdot 10^{-3} c_v (408.5 - 294)$

•  $T_c = T_B \left( \frac{p_c}{p_B} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = (21 + 273) \left( \frac{320}{90} \right)^{\frac{1.35-1}{1.35}} = 408.5 \text{ K} \uparrow \uparrow$

Se  $c_v = 717.5 \text{ J/kg}$   
 $Q = -41.2 \text{ J}$

$Q = -40.9 \text{ J}$  (calore sottratto al fluido)

3)  $Q = -145 \text{ J}$  (lo da alle pareti) xò se  $L_c = 330.1 \text{ J}$  sarebbe OK.....



La valvola che era chiusa viene aperta

$T_D ?$

$M_u ?$

$M_c$  calcolabile

$M_D = M_c - M_u$

• Senza il metodo sostanziale

• sol: massa  $M_c$

• evoluz: da C a D

6

$$M_u \Rightarrow M_D = M_c - M_u$$

$$M_D = V_D \cdot \frac{p_D}{R T_D}$$

$$Q = p_u V_u - p_c (V_c - V_H) + M_u c_v (T_u - T_c) + M_D c_v (T_D - T_c)$$

$$\text{ma } V_u = M_u \frac{R T_u}{p_u}$$

$$\downarrow \\ = M_c - M_u \text{ ma anche } = \frac{V_D p_D}{R T_D}$$

$$Q = p_u M_u \frac{R T_u}{p_u} - p_c (V_c - V_D) + M_u c_v (T_u - T_c) + M_D c_v T_D - (M_c - M_u) c_v T_c$$

$$Q = M_u (R T_u + c_v (T_u - T_c) + c_v T_c) - p_c (V_c - V_D) + \frac{V_D p_D c_v - M_c T_c c_v}{R}$$

$$M_u = \left[ Q + p_c (V_c - V_D) - \frac{1}{k-1} (V_D p_D - V_c p_c) \right] \frac{1}{c_p T_u}$$

$$= \left( -145 + 320 \cdot 10^3 (1289 - 300) \cdot 10^{-6} - \frac{1}{1.4-1} (1289 - 300) \cdot 10^{-6} \cdot 320 \right) \frac{1}{1004.3 \cdot 363}$$

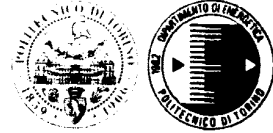
$$\begin{aligned} Q &= M_u (c_p - c_v) T_u + c_v (T_u - T_c) - c_v T_c - p_c (V_c - V_D) + \frac{V_D p_D}{k-1} - M_c T_c c_v \\ &= M_u c_p T_u - p_c (V_c - V_D) + \frac{V_D p_D}{k-1} - M_c T_c \frac{R}{k-1} \\ &= M_u c_p T_u - p_c (V_c - V_D) + \frac{1}{k-1} (V_D p_D - V_c p_c) \end{aligned}$$

$$\text{perché } M_c = \frac{V_c p_c}{R T_c}$$

$$\Rightarrow M_u = 2.68 \cdot 10^{-3} \text{ kg}$$

# POLITECNICO DI TORINO

## Dipartimento di Energetica



LAUREA MAGISTRALE IN INGEGNERIA MECCANICA

a.a. 2010/2011

### ESERCITAZIONE 3 - MACCHINE

#### Esercizio 1

Una ruota Curtis ideale con palette simmetriche a due salti di velocità è alimentata con vapore a  $p^0 = 50$  bar,  $t^0 = 500$  °C e funziona in condizioni di massimo rendimento.

Conoscendo l'angolo  $\alpha_1 = 18^\circ$ , il grado di parzializzazione  $\varepsilon = 0.4$ , l'altezza delle palettature all'uscita dal distributore  $l_1 = 35$  mm, la velocità periferica  $u = 180$  m/s e la velocità di rotazione  $n = 3000$  giri/min della girante, valutare la potenza interna della macchina.

[Risultato 30.6 MW]

#### Esercizio 2

Uno stadio di turbocompressore assiale comprime aria aspirata ad una temperatura di 15 °C e pressione 150 kPa.

Sono noti in condizioni di progetto:

l'angolo  $\alpha'$  della velocità assoluta all'ingresso della girante = 50°;

l'angolo  $\beta'$  della velocità relativa in ingresso alla girante = 150°;

la velocità periferica  $u = 250$  m/s ;

la deflessione  $\delta$  della corrente nelle palettature della girante = 12°;

La componente assiale della velocità è costante nello stadio; il diffusore a valle della girante ha velocità di uscita pari a quella assoluta in ingresso alla girante.

Determinare i triangoli di velocità ingresso-uscita girante, il lavoro massico ed il rapporto di compressione dello stadio ipotizzando un rendimento idraulico  $\eta_v = 0.88$ .

Sapendo che l'altezza della palettatura in ingresso alla girante è  $l' = 90$  mm, il diametro medio della girante  $d_m = 0.6$  m, calcolare infine la potenza interna assorbita (porre il coeff. di ingombro delle palettature  $\xi = 0.95$ ).

[Risultati:  $C_1 = 126.9$  m/s,  $W_1 = 194.4$  m/s,  $W_2 = 145.3$  m/s,  $C_2 = 172.1$  m/s.,  $L_c = 15.10$  kJ/kg,  $\beta_c = 1.17$ ,  $P_i = 428.9$  kW ]

#### Esercizio 3

Uno stadio di compressore assiale (girante seguita da diffusore) riceve aria a 2 bar e 50 °C con velocità assoluta all'ingresso della girante  $c_1 = 160$  m/s, assiale. La velocità periferica della girante al raggio medio è  $u = 260$  m/s, la deflessione della corrente nelle palette mobili è  $\delta = 25^\circ$ , la componente assiale della velocità  $c_2$  all'uscita della girante vale ancora 160 m/s. La velocità assoluta  $c_d$  all'uscita del diffusore è puramente assiale e vale 120 m/s. La compressione è politropica con esponente  $m = 1.47$ .  $R = 287.2$  J/kgK,  $c_p = 1005.2$  J/kgK

Calcolare il lavoro  $L_i$  dello stadio.

Calcolare pressione e temperatura all'uscita della girante.

Calcolare pressione e temperatura all'uscita del diffusore.



$$\textcircled{B} \alpha = 0.9 \, dx$$

$$M_b \frac{\alpha}{dx} \frac{M_{iv} T_2}{1+\alpha} = C_{v,m} (T_3 - T_2) + K (T_3 - T^*)^2 + \dots$$

$$\frac{\alpha}{dx} \frac{M_{iv} T_2}{1+\alpha \cdot 0.9} = C_{v,m} (T_{3b} - T_2)$$

$$T_{3b} = 3388 \text{ K}$$

$$\textcircled{C} p = dx$$

$$M_{ip} \approx M_{iv}$$

$$\frac{M_{ip}}{1+dx} = C_{p,m} (T_{3c} - T_2) \Rightarrow \frac{44 \cdot 10^6}{1+14.6} = 1330 (T_{3c} - 700)$$

$$T_{3c} = 2821 \text{ K}$$

Non si possono confrontare direttamente le  $t^\circ$  con lo si fa  $\times$  le masse.

$$\bullet \frac{M_{iv} T_2}{1+dx} = C_{v,m} (T_{3id} - T_2)$$

$$\frac{M_{iv} T_2}{1+1.2dx} = C_{v,m} (T_{3a} - T_2)$$

su i salti di  $t^\circ$  che su grossomodo con le masse

$$\frac{T_{3id} - T_2}{T_{3a} - T_2} = \frac{1+1.2dx}{1+dx} = 1.19$$

• Si fa sempre il confronto con il 1° caso

$T_{3id}$  e  $T_{3b}$  su molto prossime (9K)

visto che il carburante è di 1kg, aggiungerne 1 po' non comporta grandi modifiche risp ad 1kg d'aria (è quasi trascurabile)

$$\bullet \frac{3407 - 700}{2821 - 700} = \frac{2707}{2121} = 1.276 \approx 28\% \text{ di } \neq$$

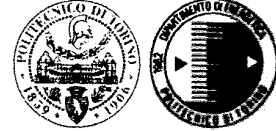
10



# POLITECNICO DI TORINO

## Dipartimento di Energetica

LAUREA MAGISTRALE IN INGEGNERIA MECCANICA



a.a. 2010/2011

### ESERCITAZIONE 3 - MACCHINE

#### Esercizio 1 ✓

Una ruota Curtis ideale con palette simmetriche a due salti di velocità è alimentata con vapore a  $p^0 = 50$  bar,  $t^0 = 500$  °C e funziona in condizioni di massimo rendimento.

Conoscendo l'angolo  $\alpha'_1 = 18^\circ$ , il grado di parzializzazione  $\varepsilon = 0.4$ , l'altezza delle palettature all'uscita dal distributore  $l_1 = 35$  mm, la velocità periferica  $u = 180$  m/s e la velocità di rotazione  $n = 3000$  giri/min della girante, valutare la potenza interna della macchina.

[Risultato 30.6 MW]

#### Esercizio 2 ✓ 2 stadi

Uno stadio di turbocompressore assiale comprime aria aspirata ad una temperatura di 15 °C e pressione 150 kPa.

Sono noti in condizioni di progetto:

l'angolo  $\alpha'$  della velocità assoluta all'ingresso della girante = 50°;

l'angolo  $\beta'$  della velocità relativa in ingresso alla girante = 150°;

la velocità periferica  $u = 250$  m/s ;

la deflessione  $\delta$  della corrente nelle palettature della girante = 12°;

La componente assiale della velocità è costante nello stadio; il diffusore a valle della girante ha velocità di uscita pari a quella assoluta in ingresso alla girante.  $C_{2\text{diff}} = C_3 \Rightarrow \Delta E_c = 0$

Determinare i triangoli di velocità ingresso-uscita girante, il lavoro massico ed il rapporto di compressione dello stadio ipotizzando un rendimento idraulico  $\eta_v = 0.88$ ,  $k = 1.4$

Sapendo che l'altezza della palettatura in ingresso alla girante è  $l' = 90$  mm, il diametro medio della girante  $d_m = 0.6$  m, calcolare infine la potenza interna assorbita (porre il coeff. di ingombro delle palettature  $\xi = 0.95$ ).

[Risultati:  $C_1 = 126.9$  m/s,  $W_1 = 194.4$  m/s,  $W_2 = 145.3$  m/s,  $C_2 = 172.1$  m/s.,  $L_c = 15.10$  kJ/kg,  $\beta_c = 1.17$ ,  $P_i = 428.9$  kW ]

#### Esercizio 3 ✓ 1 stadio ✓

Uno stadio di compressore assiale (girante seguita da diffusore) riceve aria a 2 bar e 50 °C con velocità assoluta all'ingresso della girante  $c_1 = 160$  m/s, assiale. La velocità periferica della girante al raggio medio è  $u = 260$  m/s, la deflessione della corrente nelle palette mobili è  $\delta = 25^\circ$ , la componente assiale della velocità  $c_2$  all'uscita della girante vale ancora 160 m/s. La velocità assoluta  $c_d$  all'uscita del diffusore è puramente assiale e vale 120 m/s. La compressione è politropica con esponente  $m = 1.47$ .  $R = 287.2$  J/kgK,  $c_p = 1005.2$  J/kgK

- 1) Calcolare il lavoro  $L_i$  dello stadio.
- 2) Calcolare pressione e temperatura all'uscita della girante.
- 3) Calcolare pressione e temperatura all'uscita del diffusore.

$$u = \pi d m$$

$$P_i = m L_i$$

$$L_{iI} = u(c_{u1} + c_{u2}) = u(4u + 2u) = 6u^2$$

$$L_{iII} = u(c_{u1} - c_{u2}) = 2u^2$$

$$L_i = L_{iI} + L_{iII} = 8u^2 = 8 \cdot 180^2 = 259.2 \text{ KJ/kg}$$

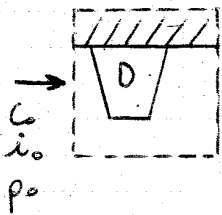
$$m = \xi \cdot \pi d l (1 - \varepsilon) \rho \cdot c_a = 5 \pi \cdot 1.146 \cdot 35 \cdot 10^{-3} (1 - 0.4) \frac{1}{0.13} \cdot 233.9$$

$d \cdot \xi = 0.94 \Rightarrow m = 128 \text{ kg/s}$

$$d_1 = \frac{u}{\pi m} = 1.146 \text{ m} = \frac{180}{\pi \cdot \frac{3000}{60}}$$

$$m_1 = \xi \pi d_1 l_1 (1 - \varepsilon) \rho_1 \cdot c_{a1}$$

$$c_{a1} = 4u \operatorname{tg} 18^\circ = 233.9 \text{ m/s} = 4 \cdot 180 \operatorname{tg} 18^\circ$$



$$c_1 = c_{1is}$$

$$i_1 = p_1 = p_i$$

1° Principio in forma locale:

$$Q = \cancel{L} + \Delta i + \Delta E_c + \underbrace{\Delta E_w}_{=0} + \underbrace{\Delta E_{gr}}_{=0}$$

$x, y, z$  inerciali

$$\Delta i + \Delta E_c = 0$$

$$(i_{1is} - i_0) + \left( \frac{c_{1is}^2}{2} - \frac{c^2}{2} \right) = 0$$

$$(i_0 - i_{1is}) = \frac{c_{1is}^2}{2} = \frac{(c_1')^2}{2} \Rightarrow i_{1is} = i_0 - \frac{c_{1is}^2}{2} = 3433700 - \frac{757^2}{2}$$

$i_{1is} = 3167.7$

$$c_1' = \frac{c_{a1}}{\sin \alpha_1} = \frac{4u}{\sin 18^\circ} = 757 \text{ m/s}$$

$$i_0 - i_{1is} = 286 \text{ KJ/kg}$$

Si entra nel Mollier e si legge:

$$i_0 = 3433.7 \text{ kJ/kg}$$

$$i_1 = i_0 - (i_0 - i_{1is}) = 3100 \text{ kJ/kg}$$

14)  $v_1 \approx 0.13 \text{ m}^3/\text{kg}$  si legge dal Mollier nel pto 1  $\Rightarrow p_1 = 1/0.13$

$$|W_{ur}| = C_{a1} \cdot \cotg 42^\circ = 108 \text{ m/s}$$

$$W_2 = \frac{C_{a1}}{\sin 42^\circ} = 145.3 \text{ m/s}$$

$$W_{u2} = -108 \text{ m/s}$$

$$C_{u2} = u + W_{u2} = 250 - 108 = 142 \text{ m/s}$$

$$C_2 = \sqrt{C_{a2}^2 + (C_{u2})^2} = 172.1 \text{ m/s}$$

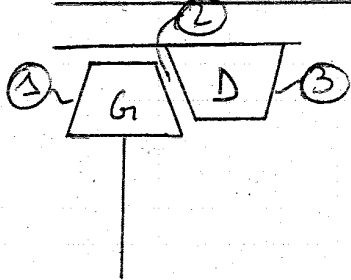
$$L_c = u(C_{u2} - C_{u1}) = 250(142 - 81.6) = 15105 \text{ J/kg}$$

Non bisogna cascare nell'errore di scrivere:

$$L_c = \frac{k}{k-1} RT_1 \left[ \beta_c^{\frac{k-1}{k\eta_{gc}}} - 1 \right] \quad \text{vale } \begin{cases} Q = 0 \\ \Delta E_w = 0 \\ \Delta E_c = 0 \\ \Delta E_{gr} = 0 \end{cases}$$

In qst caso  $\Delta E_c \neq 0 \Rightarrow$  non si può usare qsta formula.

$\Delta E_c = 0$  nei centrifughi, negli assiali dipende dal caso considerato



$$\beta_c = \frac{p_3}{p_1}$$

$$Q + L_c = \Delta i + \Delta E_c + \Delta E_w + \Delta E_{gr}$$

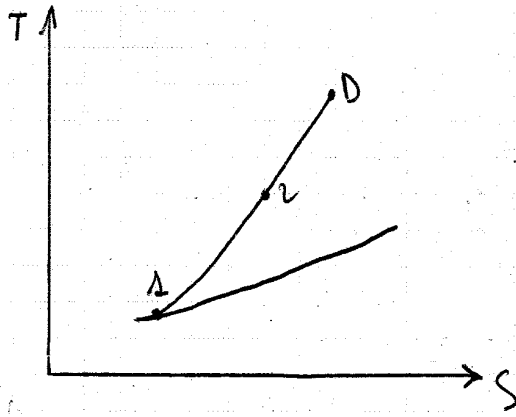
$$L_c = \Delta i + \Delta E_c$$

$$L_c = c_p (T_3 - T_1) + \left( \frac{C_3^2}{2} - \frac{C_1^2}{2} \right)$$

$c_3 = c_1$

$\hookrightarrow$  sl in qst ex. (lo dice il testo)

16



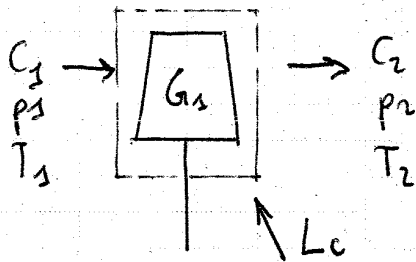
$$\gamma = 31.7^\circ \Rightarrow \xi = \gamma + 25^\circ = 31.7^\circ + 25^\circ$$

$$\xi = 56.7^\circ$$

$$c_{u2} = u - W_{u2} = u - c_1 \cot \xi = 154.9 \text{ m/s} = 260 - 160 \cot 56.7^\circ$$

$$L_c = 40270 \text{ J/kg} = 260 \cdot 154.9 = u(c_{u2} - \frac{c_{u1}}{0})$$

2) Si vuole p e t° all' uscita della G.



$$Q + L_c = \Delta i + \Delta E_c + \Delta E_w + \Delta E_g$$

$$\downarrow \left( \frac{c_2^2}{2} - \frac{c_1^2}{2} \right) = 0$$

$$c_p (T_2 - T_1)$$

$$L_c = c_p (T_2 - T_1) \Rightarrow T_2 = \frac{L_c}{c_p} + T_1$$

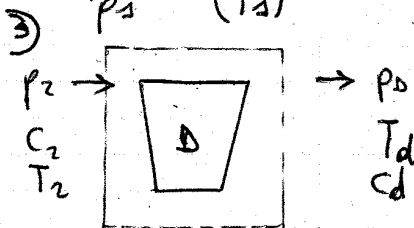
$$= \frac{40270}{1005.2} + 32$$

$$T_2 = 351.1 \text{ K}$$

$$\frac{p_2}{p_1} = \left( \frac{T_2}{T_1} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} \Rightarrow p_2 = 2.536 \text{ bar}$$

$$= 363 \text{ K}$$

$$p_2 = 2.80 \text{ bar}$$



$$Q + L_c = \Delta i + \Delta E_c + \Delta E_w + \Delta E_g \Rightarrow c_p (T_D - T_2) = -\frac{c_D^2}{2} + \frac{c_2^2}{2}$$

$$T_D = 368.6 \text{ K}$$

$$\Rightarrow T_D = \frac{1}{2} \left( \frac{c_D^2}{2} - \frac{c_2^2}{2} \right) + T_2$$

$$\textcircled{18} \quad (p_D/p_1) = (T_D/T_1)^{\gamma/(\gamma-1)} \Rightarrow p_D = p_1 (T_D/T_1)^{\gamma/(\gamma-1)} = 2 (368.6/323)^{1.47/0.47}$$

$Q [m^3/h]$	$K_s Q^2 [m]$	$H_e [m]$
53	6	36
70	10.5	40.5
80	13.7	43.7

→ prevalenza richiesta dall'utente

$$P_1 \begin{cases} Q = 75 \text{ m}^3/\text{h} \\ H_u = 42 \text{ m} \\ n = 1750 \text{ giri}/\text{min} \\ \eta_g = 0.85 \end{cases}$$

$$P_0 \begin{cases} Q = 53 \text{ m}^3/\text{h} \\ H_u = 36 \text{ m} \\ n = 1500 \text{ giri}/\text{min} \\ \eta_g = 0.75 \end{cases}$$

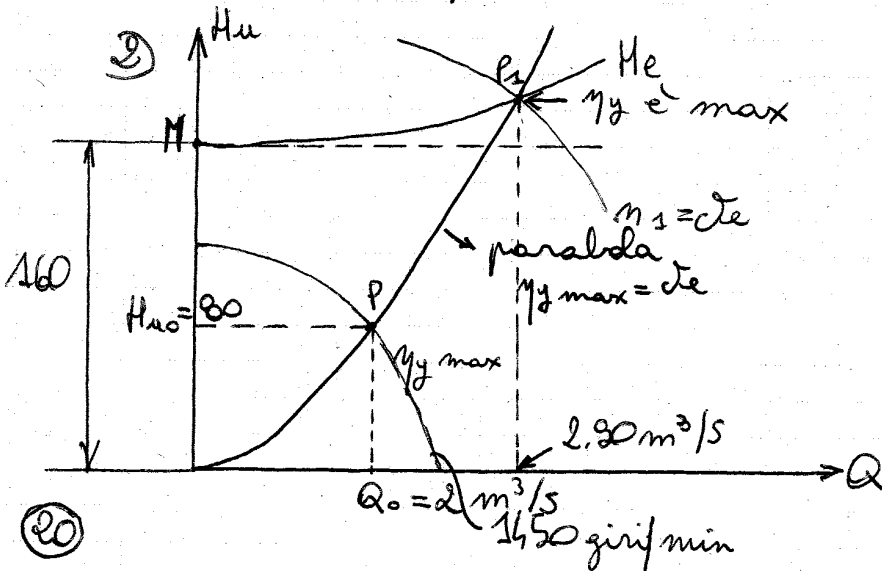
$$L_p = \frac{g H_u}{\eta_g} = \frac{9.81 \cdot 42}{0.85} = 484.7 \text{ J/kg}$$

$$P_{assorbita} = \frac{\dot{m} L_p}{\eta_o \cdot \eta_v}$$

$\eta_v$  volumetrico

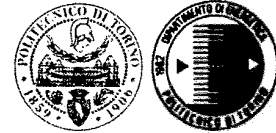
Si assume  $\eta_o = 0.97$  e  $\eta_v = 0.99$

$$\Rightarrow P_{ass} = \frac{\rho Q L_p}{\eta_o \eta_v} = \frac{10^3 \cdot 75 / 3600 \cdot 484.7}{0.97 \cdot 0.99} = 10.5 \text{ kWatt}$$



# POLITECNICO DI TORINO

## Dipartimento di Energetica



LAUREA MAGISTRALE IN INGEGNERIA MECCANICA

a.a. 2010/2011

### ESERCITAZIONE 5 - MACCHINE

#### Esercizio 1 ✓

Un impianto a vapore è costituito da una ruota Curtis che espande il vapore da  $p_0 = 50$  bar e  $t_0 = 400^\circ\text{C}$  fino a  $p_C = 10$  bar, seguita da un riscaldatore avente cadute di pressione trascurabili che riporta il vapore a  $400^\circ\text{C}$  e poi da un gruppo di elementi a reazione che espande il vapore fino a  $p_K = 4$  bar. La portata è pari a  $100$  t/h, la  $p_{Kcr}$  del gruppo a reazione è pari a  $0.06$  bar, gli  $\eta$  della Curtis e del gruppo a reazione sono rispettivamente pari a  $0.7$  e  $0.82$ .

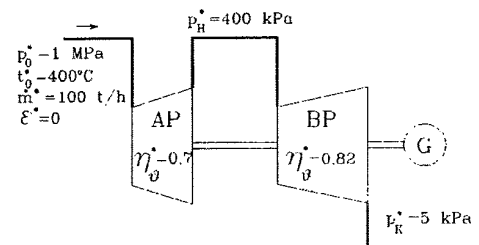
Mantenendo costanti le condizioni in caldaia e la temperatura di risurriscaldamento, senza intervenire direttamente sulla Curtis, si fa diminuire  $p_K$  fino a quando in uno degli elementi a reazione non si raggiunge la velocità del suono.

Supposti costanti i rendimenti delle turbine, calcolare la nuova pressione al risurriscaldatore e la nuova potenza dell'impianto

(Risultati:  $p_C' = 9.2$  bar,  $p_K' = p_{Kcr}' = 0.055$  bar,  $P_i' = 30.1$  MW)

#### Esercizio 2 ✓

Nell'impianto di turbina a vapore schematizzato a lato, ed avente le caratteristiche di progetto indicate, l'unità AP è una ruota ad azione semplice, l'unità BP è ad azione a salti di pressione, con  $p_{K,crit}^* = 80$  kPa. Calcolare la pressione  $p_H$  (scarico unità AP, ammissione unità BP) quando il grado di parzializzazione della AP venga portato a  $0,3$ , a parità di condizioni all'ammissione e pressione allo scarico dell'intera turbina.



Calcolare inoltre la presumibile potenza del gruppo nelle nuove condizioni ( $\eta_{\theta} \cong \eta_{\theta}^*$ ).



$$\begin{cases} H_e = 160 + Q^2 \\ H_u = 20Q^2 \end{cases}$$

$$H_e = H_u$$

$$160 + Q^2 = 20Q^2$$

$$Q = \sqrt{\frac{160}{19}} = 2.90 \text{ m}^3/\text{s}$$

Parabola  $H_u = 20Q^2 \begin{cases} H_u \sim m^2 \Rightarrow H_u = 168.4 \text{ m} \\ Q \sim m \end{cases}$

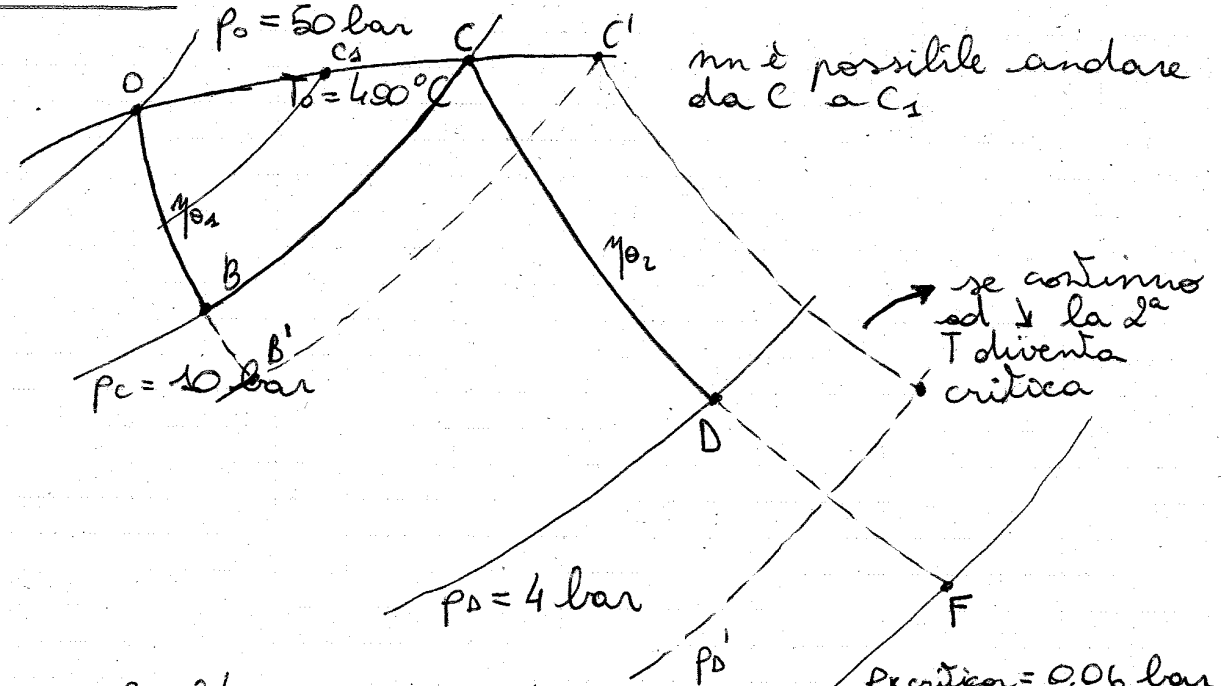
$$\left. \begin{matrix} Q \sim m \\ Q_0 \sim m_0 \end{matrix} \right\} \frac{Q}{Q_0} = \frac{m}{m_0}$$

$$m = m_0 \cdot \frac{Q}{Q_0} = 2104 \text{ giri/min} = 1450 \cdot \frac{2.9}{2}$$

$$\dot{m} = \rho Q = 10^3 \cdot 2.9 = 2900 \text{ kg/s}$$

ESERCITAZIONE 5:

①



Da O a B l'espansione è supersonica;  $p_{critica} = 0.06 \text{ bar}$

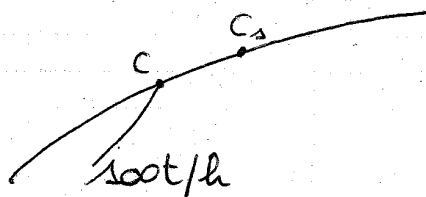
$$\frac{p_0}{p_c} = \frac{50}{10} = 5 \Rightarrow \beta_c = \frac{p_c}{p_0} = \frac{10}{50} = 0.2; \beta_{c,r} = \frac{p_c}{p_0} = \left(\frac{2}{k+1}\right)^{k/(k+1)} = 0.528$$

$\beta_r < \beta_c \Rightarrow 2^a T$  subcritica

$$\beta_r = \frac{p_D}{p_c} = \frac{4}{10} = 0.4; \beta_{r,c} = \frac{p_{0,r}}{p_0} = \frac{0.06}{10} = 0.006$$

$\beta_{c,r} > \beta_c \Rightarrow 1^a T$  critica  
 (con  $k = 1.4$ )

$$m_{cr} \sim \sqrt{\frac{p_0^0}{v_0^0}} = \frac{p_0^0}{\sqrt{p_0^0 v_0^0}}$$

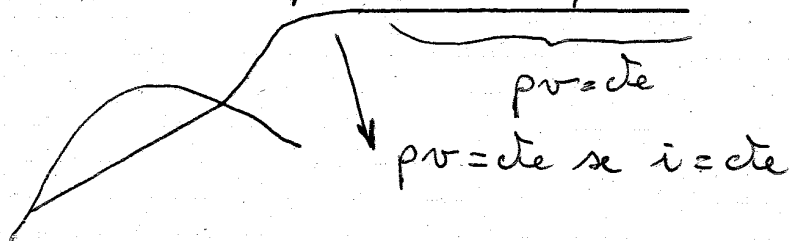


$$\left. \begin{aligned} (m_{cr})_{c_s} &\sim \frac{p_{c_s}}{\sqrt{p_{c_s} v_{c_s}}} \\ m_{cr} &\sim \frac{p_c}{\sqrt{p_c v_c}} \end{aligned} \right\} \Rightarrow \frac{(m_{cr})_{c_s}}{m_{cr}} = \frac{\frac{p_{c_s}}{\sqrt{p_{c_s} v_{c_s}}}}{\frac{p_c}{\sqrt{p_c v_c}}} \Rightarrow \frac{(m_{cr})_{c_s}}{m_{cr}} = \frac{p_{c_s}}{p_c} \sqrt{\frac{p_c \cdot v_c}{p_{c_s} v_{c_s}}}$$

$$(m_{cr})_{c_s} = m_{cr} \sqrt{\frac{p_{c_s}}{p_c} \frac{v_c}{v_{c_s}}} = 108.9 \sqrt{\frac{0.95 \cdot 10^6}{10 \cdot 10^5} \frac{0.5}{0.56}} = 100.2 \text{ t/h}$$

Se  $(m_{cr})_{c_s} = 102$  non abbiamo scelto il pt giusto  
 $\Rightarrow$  si cerca 1 altro pt finché non troviamo  
 $(m_{cr})_c = 100$  (x tentativi)

Nel campo del vapore non si può scrivere  $p \cdot v = R T = \text{cte}$



In 1<sup>a</sup> approssimaz<sup>o</sup> C e C' hanno  $p \cdot v = \text{cte}$

$$\frac{(m_{cr})_{c'}}{m_{cr}} \approx \frac{p_{c'}}{p_c} \quad \text{qst calcolo non è perfetto}$$

$$\rightarrow p_{c'} = 9.18 \text{ bar} \text{ (*)}$$

Con Mollier cartaceo non si riesce ad essere così precisi

Si vuole la nuova potenza dell' impianto

controllo.

$$L_i = -\Delta i = (i_1 - i_2)$$

$$L_i = i_1^o - i_2^o \quad (\text{si ammette che le cond } t_1 \text{ e } t_2 \text{ non coincidono})$$

$$L_{i.e.} = i_1 - i_{2is}$$

$$\eta_{01} = \frac{L_i}{L_{i.e.}} = \frac{i_1 - i_2}{i_1 - i_{2is}}$$

$$i_2 = i_1 - \eta_{01} (i_1 - i_{2is})$$

Tra 1 e 2 ci può essere il caso di 1 al D e 1 alla C, 2 e 2, ...

- Dal Mollier <sup>entrando</sup> in  $p_0$  e  $T_0 \Rightarrow$  si legge  $i_0 = 3198 \text{ kJ/kg}$
- " " sulla isentropica  $x_0$  alla  $p = 9,18 \text{ bar}$   
si legge  $i_{B'is} = 2790 \text{ kJ/kg}$
- $i_{B'} = i_0 - \eta_{01} (i_0 - i_{B'is}) = 2912 \text{ kJ/kg}$   
 $= 3198 - 0,7 (3198 - 2790)$
- Dal Mollier  $x_{p_c'}$  e  $T_0 \Rightarrow i_c' = 3266 \text{ kJ/kg}$
- " " sulla isentropica  $x_{c'}$  e alla pressione

$$p_{critica} = p_{0'} = 0,055 \text{ bar}$$

$$i_{D'is} = 2293 \text{ kJ/kg}$$

$$i_{D'} = i_c' - \eta_{02} (i_c' - i_{D'is}) = 2468 \text{ kJ/kg} = 3266 - 0,82 (3266 - 2293)$$

$$P_i = \dot{m} [L_{t1} + L_{t2}]$$

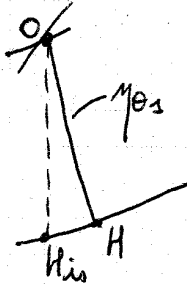
$$= \dot{m} [(i_0 - i_{B'}) + (i_c' - i_{D'})] = 30,1 \text{ MW}$$

$$= 10,1/3400 [(3198 - 2912) + (3266 - 2468)] =$$

$$\eta_{01} = \frac{L_i}{L_{i.e.}} \Rightarrow L_i = \eta_{01} \cdot L_{i.e.} = \eta_{01} (i_0 - i_{B'is})$$

$$= 0,7 (3198 - 2790) = 285,6$$

$$\sqrt{\frac{p_H}{v_H}} = 1.72 \quad (2) \quad \Rightarrow \frac{p_H}{v_H} \approx 3015$$



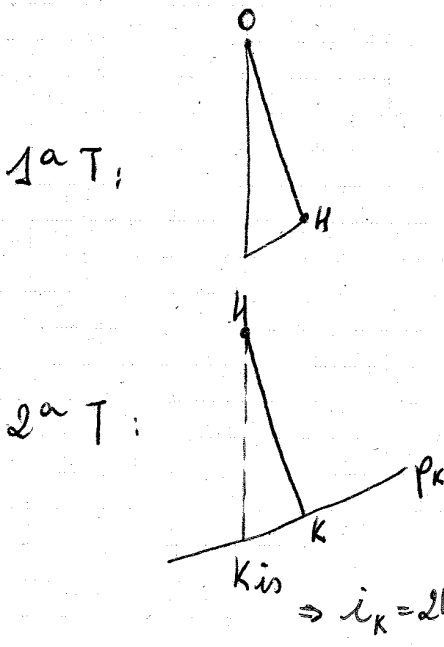
$$(i_o - i_H) = \eta_{\theta 1} (i_o - i_{H_{is}})$$

$$i_H = i_o - \eta_{\theta 1} (i_o - i_{H_{is}})$$

$p_H$	$i_{H_{is}}$	$i_H$	$v_H$	$\sqrt{p_H/v_H}$
2.8	2941 kJ/kg	3027	0.902	1.762
2.75	2921 kJ/kg	3024	0.9167	1.732
2.7	2917 kJ/kg	3021	0.931	1.718

→ doveva essere 1.72

$$\Rightarrow p_H \approx 2.7$$



$i_o$  dal Mollier,  $i_o = 3265 \text{ kJ/kg}$

$$i_H = 3021 \text{ kJ/kg}$$

$$L_{\theta 1} = (i_o - i_H) = 244 \text{ kJ/kg}$$

$$= \eta_{\theta 1} (i_o - i_{H_{is}}) = 0.7 (3265 - 2917) = 244 \text{ kJ/kg}$$

$i_k$  is dal Mollier,  $i_{k_{is}} = 2880 \text{ kJ/kg}$

$$L_{\theta 2} = \eta_{\theta 2} (i_H - i_{k_{is}}) = 608 \text{ kJ/kg}$$

$$P_i = \dot{m} [L_{\theta 1} + L_{\theta 2}] = 70 (244 + 608) = 59.6 \text{ kW}$$

$$\Rightarrow i_k = 2413 \text{ kJ/kg}$$

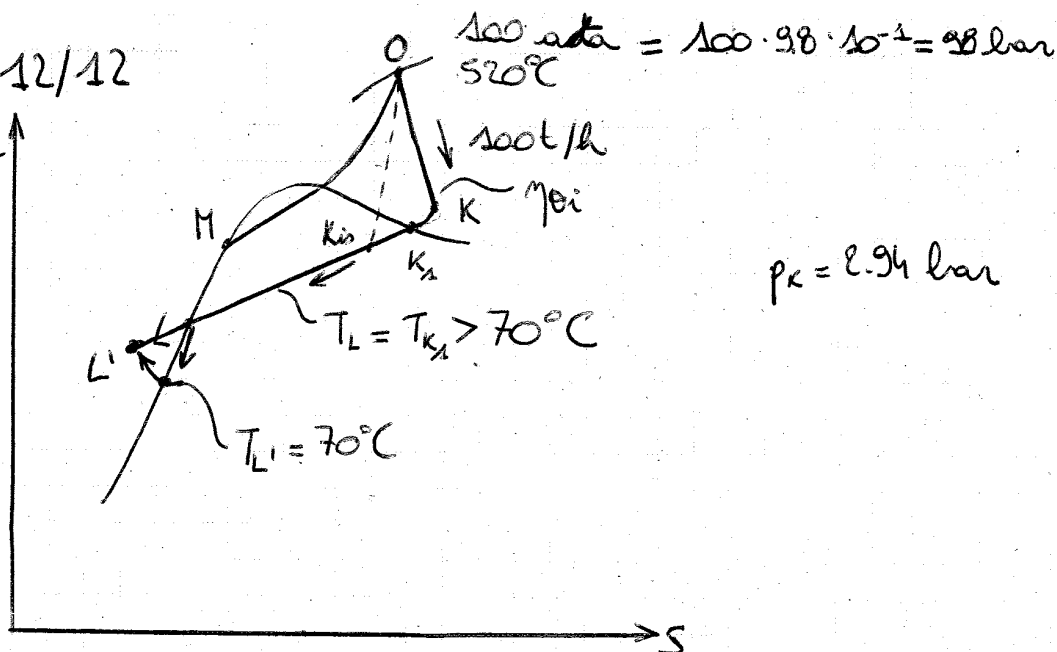
Manca la verifica che la T sia veramente critica

28



11/12/12

③ i



Calcolare  $P_u$  e la quantità di carburante.

$$\dot{m} = 100 \text{ t/h}$$

$$P_u = \eta_o \cdot \dot{m}_v \cdot L_t$$

$$i_o = 3424 \text{ kJ/kg}$$

← dal Mollier

$$i_o = 3426 \text{ kJ/kg}$$

$$i_{kis} = 2595 \text{ kJ/kg}$$

$$i_{kis} = 2590 \text{ kJ/kg}$$

$$i_k = i_o - \eta_{ei} (i_o - i_{kis}) = 2763$$

$$i_k = i_o - \eta_o (i_o - i_{kis}) = 2757 \text{ kJ/kg}$$

$$L_t = (i_o - i_k)$$

$$i_L = 504.6 \text{ kJ/kg}$$

$$L_t = \eta_{ei} (i_o - i_{kis})$$

$$P_u = \eta_o \cdot \dot{m}_v \cdot (i_o - i_k) = 0.97 \cdot \frac{100 \cdot 10^3}{3600} (3426 - 2757) = 18 \text{ MW}$$

$$0.97 \cdot 100 \cdot \frac{1000}{3600} \cdot 3424 \cdot 10^3$$

$$P_u = 17.82 \text{ MW}$$

$$\dot{Q}_s = \dot{m} \cdot Q_s = \dot{m} (i_o - i_{L'}) = \frac{100 \cdot 10^3}{3600} (3426 - 293) = 87 \times 10^3$$

$$\downarrow 293 \text{ kJ/kg dal Mollier} = 87 \text{ MW}$$

$$\dot{Q}_s = 86.97 \text{ MW}$$

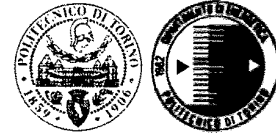
$$\eta_b = \frac{\dot{Q}_s}{\dot{m}_f H_i} \Rightarrow \dot{m}_f = \frac{\dot{Q}_s}{\eta_b H_i} = 9.56 \text{ kg/s}$$

$$= \frac{(3426 - 293) \cdot 100 \cdot 10^3 \cdot 10^3}{0.9 \cdot 9000 \cdot 4.18 \cdot 10^3 \cdot 3600} = 2.56 \cdot 10^3 \cdot 10^3 \text{ kg/s}$$

③

# POLITECNICO DI TORINO

## Dipartimento di Energetica



LAUREA MAGISTRALE IN INGEGNERIA MECCANICA

a.a. 2010/2011

### ESERCITAZIONE 7 - MACCHINE

#### Esercizio 1 ✓

Un impianto a vapore a recupero parziale ha, in condizioni di progetto, le seguenti caratteristiche:

- 1) Turbina AP: ammissione a  $p_0 = 60$  bar,  $t_0 = 500$  °C,  $\eta_{\theta i} = 0.80$ , portata  $G = 120$  t/h.
- 2) Estrazione del vapore a  $p_e = 5$  bar, portata estratta  $G_e = 50$  t/h.
- 3) Turbina BP: ammissione a 5 bar, scarico a  $p_k = 0.1$  bar,  $\eta_{\theta i} = 0.82$

- Calcolare la potenza utile (si assuma  $\eta_0 = 0.97$ ).

L'impianto viene regolato laminando il vapore a monte della prima turbina fino alla pressione  $p_0' = 40$  bar. Restano inalterate le condizioni in caldaia, la  $p_e$ , la  $p_k$ , gli  $\eta_{\theta i}$ . Le turbine restano critiche. Si supponga inoltre inalterato  $\eta_0 = 0.97$ .

- Calcolare la potenza utile dopo la regolazione.

(Risultati:  $P_u = 26.5$  MW,  $P'_u = 19.5$  MW)

#### Esercizio 2 (per casa) ✓

Un impianto a vapore a recupero parziale ha, in condizioni di progetto, le seguenti caratteristiche:

- 1) Turbina AP: ammissione a  $p_0 = 50$  ata,  $t_0 = 450$  °C,  $\eta_{\theta i} = 0.80$ , portata  $G = 150$  t/h.
- 2) Estrazione del vapore a  $p_e = 3$  ata, portata estratta  $G_e = 80$  t/h.
- 3) Turbina BP: ammissione a 3 ata, scarico a  $p_k = 0.2$  ata,  $\eta_{\theta i} = 0.80$

Calcolare la potenza utile (si assuma  $\eta_0 = 0.97$ ).

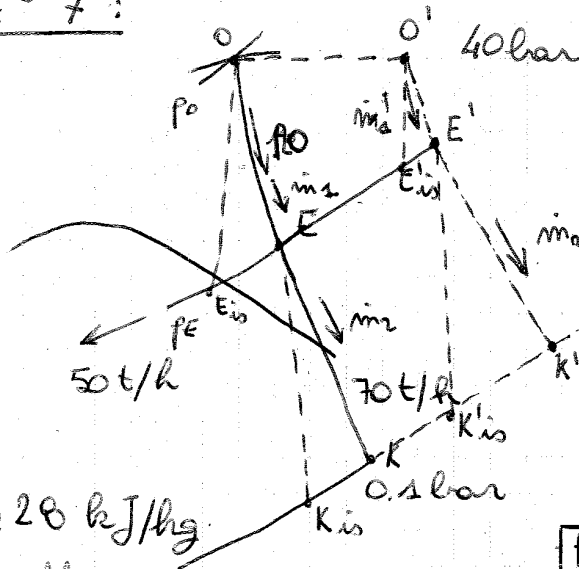
L'impianto viene regolato laminando il vapore a monte della prima turbina fino alla pressione  $p_0' = 30$  ata e a monte della seconda fino a 2 ata. Restano inalterate le condizioni in caldaia, la  $p_e$ , la  $p_k$ , gli  $\eta_{\theta i}$ . Le turbine restano critiche. Si supponga inoltre inalterato  $\eta_0 = 0.97$ .

Calcolare la potenza utile dopo la regolazione.

(Risultati:  $P_u = 27.9$  MW,  $P'_u = 14.6$  MW)

Esercizio 7:

1)



$$\begin{aligned}
 i_o &= 3420 \text{ kJ/kg} \\
 i_{Eis} &= 2750 \text{ kJ/kg} \\
 i_E &= i_o - \eta_{02} (i_o - i_{Eis}) = 2884 \text{ kJ/kg} \\
 i_{Kis} &= 2190 \text{ kJ/kg} \\
 i_K &= i_E - \eta_{02} (i_E - i_{Kis}) \\
 &= 2307 \text{ kJ/kg}
 \end{aligned}$$

1)  $i_o = 3420 \text{ kJ/kg}$

↑ dal Mollier

↓

$i_{Eis} = 2760 \text{ kJ/kg}$

$i_E = i_o \cdot \eta_{01} (i_o - i_{Eis}) = 2910 \text{ kJ/kg}$

$i_{Kis} = 2280 \text{ kJ/kg}$

$i_K = i_E - \eta_{02} (i_E - i_{Kis}) = 2393 \text{ kJ/kg}$

$P_i = \dot{m}_1 (i_o - i_E) + \dot{m}_2 (i_E - i_K)$

$\dot{m}_1 = 120 \text{ t/h}$

$\dot{m}_2 = \dot{m}_1 - \dot{m}_e = 120 - 50 = 70 \text{ t/h}$

$P_i = 27.3 \text{ MW}$

$P_u = \eta_p \cdot P_i = 26.5 \text{ MW}$

↳ 0.97

$$\begin{aligned}
 P_i &= \dot{m}_1 (i_o - i_E) + \dot{m}_2 (i_E - i_K) \\
 &= \frac{120 \cdot 10^3}{3600} (3420 - 2884) + \frac{70 \cdot 10^3}{3600} (2884 - 2307) \\
 &= 29 \text{ MW}
 \end{aligned}$$

$P_u = \eta_p P_i = 28.2 \text{ MW}$

$i_o' = 3435 \text{ kJ/kg}$

$i_{E'is} = 2870 \text{ kJ/kg}$

$i_{E'} = 2983 \text{ kJ/kg}$

$i_{K'is} = 2245 \text{ kJ/kg}$

$i_K = 2377.8 \text{ kJ/kg}$

$$\begin{aligned}
 \dot{m} = \dot{m}' &\Rightarrow \sqrt{\frac{P_o^0}{v_o^0}} = \sqrt{\frac{P_o^{01}}{v_o^{01}}} \\
 \Rightarrow \frac{P_o^0}{P_o^{01}} &= \frac{v_o^0}{v_o^{01}} \cdot \frac{\dot{m}}{\dot{m}'} = \sqrt{\frac{P_o^0}{P_o^{01}}} \cdot \sqrt{\frac{v_o^0}{v_o^{01}}} \\
 \Rightarrow \dot{m}' &= \dot{m} \sqrt{\frac{P_o^{01}}{P_o^0}} = 120 \cdot \sqrt{\frac{40}{60}} = 88 \text{ t/h}
 \end{aligned}$$

2) Le turbine restano critiche. Nuovo schema - Cambiano le 2 portate e i salti entalpici. La  $\dot{m}$  estratta  $\dot{m}'$  è la stessa ed è conseguenza delle portate nelle 2 turbine

$\dot{m} \sim \frac{P_o^0}{\sqrt{P_o^0 v_o^0}} = \sqrt{\frac{P_o^0}{v_o^0}}$

$\dot{m}_1^* \sim \frac{P_o^0}{\sqrt{P_o^0 v_o^0}}$

(in cond. di progetto)

34





$$\dot{m}_s \sim \frac{p_0^{e1}}{\sqrt{p_0^{e1} v_0^{e1}}}$$

$$p_0^o v_0^o \approx p_0^{o1} v_0^{o1}$$

$$\rightarrow \dot{m}_s = \dot{m}_s^* \Rightarrow \frac{p_0^{o1}}{p_0^o} = 120 \frac{40}{60} = 80 \text{ t/h}$$

Si torna sul Mollier x vedere qti vale  $v_E$ :

$$v_E = 0,43 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$v_E^1?$$

Dal M.:

$$i_E^1 i_s = 2864 \text{ kJ/kg}$$

$$i_0^1 = i_0 = 3428 \text{ kJ/kg}$$

$$i_E^1 = i_0^1 - \eta_{01} (i_0^1 - i_E^1 i_s) = 2977 \text{ kJ/kg}$$

$$v_E^1 = 0,465 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$i_K^1 i_s = 2320 \text{ kJ/kg}$$

$$i_K^1 = i_E^1 - \eta_{02} (i_E^1 - i_K^1 i_s) = 2438 \text{ kJ/kg}$$

$$\dot{m}_2^* \approx \sqrt{\frac{p_E^o}{v_E^o}} \left. \vphantom{\sqrt{\frac{p_E^o}{v_E^o}}} \right\} p_E^1 = p_E$$

$$\dot{m}_2 \sim \sqrt{\frac{p_E^{10}}{v_E^{10}}}$$

$$\dot{m}_2^1 = \dot{m}_2^* \sqrt{\frac{v_E}{v_E^1}}$$

$$\rightarrow \dot{m}_2^1 = 67,3 \text{ t/h}$$

Entrambe le portate in cambiate

$$\dot{m}_e^* = 120 - 70 = 50 \text{ t/h}$$

$$\dot{m}_e^{1*} = 80 - 67,3 = 12,7 \text{ t/h}$$

$$P_u^1 = \eta_0 [ \dot{m}_s^1 (i_0^1 - i_E^1) + \dot{m}_2^1 (i_E^1 - i_K^1) ]$$

$$P_u^1 = 19,5 \text{ MW}$$

$$\dot{m}_2^1 = \dot{m}_2 \sqrt{\frac{v_E^o}{v_E^{o1}}} = 70 \cdot \sqrt{\frac{0,38}{0,48}} = 62,3 \text{ t/h}$$

Dal mollier  $v_E^o = 0,38 \frac{\text{m}^3}{\text{kg}}$

$$v_E^{o1} = 0,48 \text{ m}^3/\text{kg}$$

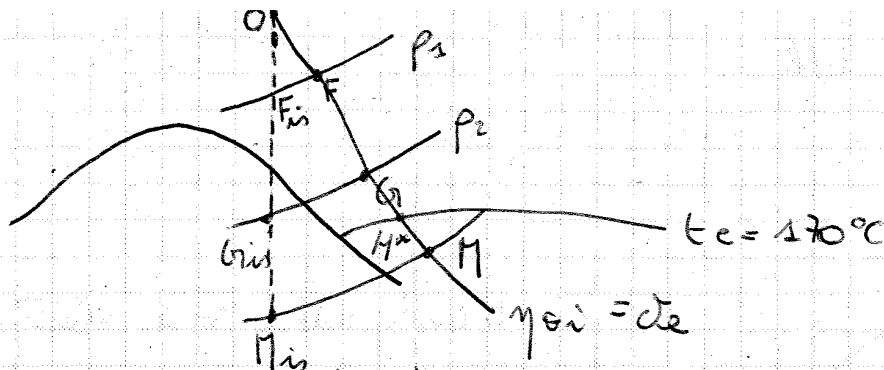
$$\Rightarrow P_i^1 = 80(i_0^1 - i_E^1) + 62,3(i_E^1 - i_K^1)$$

$$= \frac{10^3}{3600} (80(3435 - 2983) + 62,3(2983 - 2377))$$

$$= 20,5 \text{ MW}$$

$$P_u^1 = 19,9 \text{ MW}$$

35



$$i_F = i_o^* - \eta_{oi} (i_o^* - i_{Fis})$$

$$i_M = i_o^* - \eta_{oi} (i_o^* - i_{ais})$$

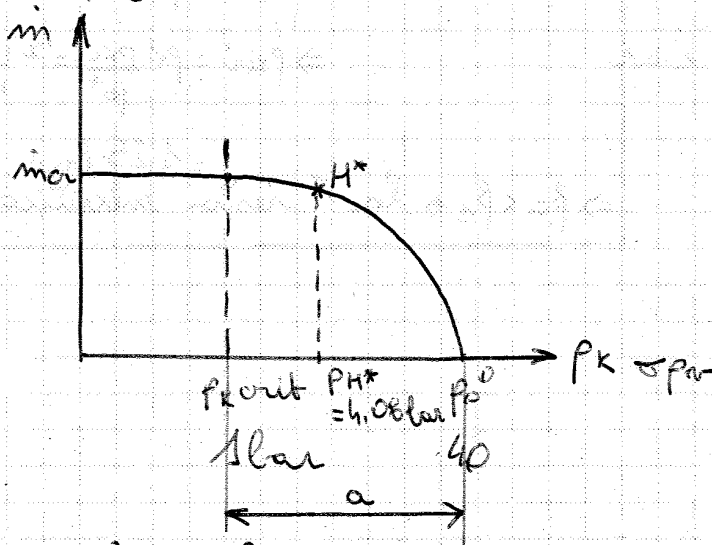
$$p_H^* = 4.08 \text{ bar}$$

$$i_{H^*} = 2691 \text{ kJ/kg}$$

$$i_H = i_o - \eta_o (i_o^* - i_{His}) = 2796 \text{ kJ/kg}$$

$$v_H^* = 0.487 \text{ m}^3/\text{kg}$$

La 1<sup>a</sup> T è subcritica



$$p_o^o = t_e$$

$$v_o^o = t_e$$

$$\frac{x^2}{a^2} + \frac{y^2}{b^2} = 1$$

$$a = p_o^o - p_{cr} = 40 - 1$$

$$b = i_{cr}$$

$$x_{H^*} = p_{H^*} - p_{cr} = 4.08 - 1$$

$$y_{H^*} = i_{H^*} = 120 \text{ t/h}$$

$$\frac{(4.08 - 1)^2}{(40 - 1)^2} + \frac{(i_{H^*})^2}{(i_{cr})^2} = 1 \Rightarrow \frac{9.4864}{1521} + \frac{1400}{i_{cr}^2} = 1$$

(57)



### Esercizio 3 ✓

Un impianto a vapore a recupero parziale è stato progettato per le seguenti condizioni di funzionamento:

generatore: 40 bar e 400 °C, 120 t/h;

turbina AP:  $\eta_{\theta i} = 0,8$ ,  $p_{k,crit} = 1$  bar; 70 t/h estratte a 170 °C;

turbina BP:  $\eta_{\theta i} = 0,8$ ,  $p_k = 0,1$  bar,  $p_{k,crit} = 0,2$  bar.

Il generatore di vapore viene sostituito con un altro che fornisce il vapore a 50 bar e 450 °C. Mantenendo costanti la pressione di estrazione e quella di condensazione, calcolare la portata al generatore, la nuova portata estratta e la nuova potenza dell'impianto.

$$\eta_o = 0,97$$

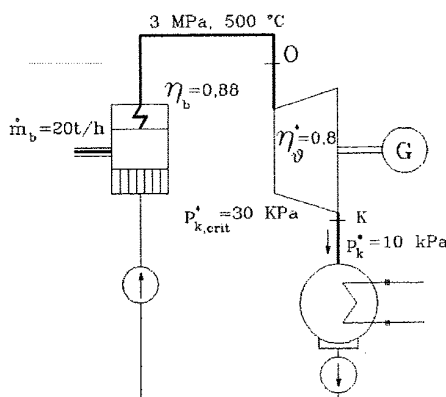
(Risultati: portata al generatore = 144.7 t/h, portata estratta = 95.8 t/h, potenza = 25.8 MW )

### Esercizio 4 ✓

Nell'impianto di turbina a vapore schematizzato in figura (con le caratteristiche di progetto) e regolato per laminazione, si riduce la portata di combustibile a 15 t/h ( $H_i = 40$  MJ/kg).

Supposti costanti il rendimento del generatore, quello della turbina, le condizioni al generatore e la pressione al condensatore, calcolare la presumibile potenza nelle nuove condizioni.

(Risultati: nuova pressione di alimentazione = 22.5 bar,  $P'_t = 40.3$  MW )







$$L_t = c_p' \cdot T_3 \left[ 1 - \frac{1}{\beta_c \frac{K'-1}{K'} \cdot \eta_{yt}} \right] = 675.2 \text{ kJ/kg}$$

$$= 1120 \cdot 1473 \left[ 1 - \frac{1}{11.76 \frac{1.344-1}{1.344} \cdot 0.83} \right] =$$

$$\frac{m'-1}{m'} = \frac{K'-1}{K'} \eta_{yt} \quad c_p' = \frac{K'R'}{K-1}$$

Oppure:

$$T_4 = \frac{T_3}{\beta_c \frac{K'-1}{K'} \cdot \eta_{yt}}$$

$$\Rightarrow K' = \frac{c_p'}{c_p' - R} = \frac{1120}{1120 - 287.8} = 1.347$$

$$L_t = c_p' (T_3 - T_4)$$

$$L_u = \eta_o \left[ \frac{1+\alpha}{\alpha} \cdot L_t - L_c \right] = 315.3 \text{ kJ/kg} = 0.96 \left( \frac{1+43.4}{43.4} \cdot 675.2 - 362.4 \right)$$

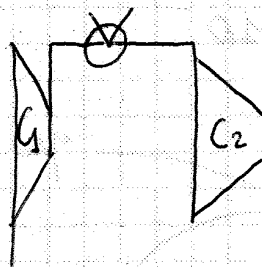
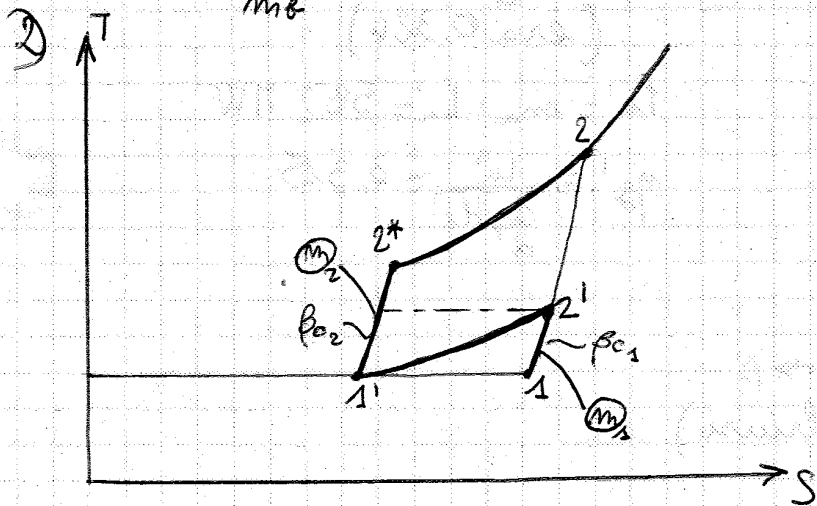
$$P_u = \dot{m}_a \cdot L_u = 150 \cdot 315.3$$

$$= 47.3 \text{ MW}$$

$$\eta_g = \frac{\text{Effetto Utile}}{\text{Spesa}} = \frac{P_u}{\dot{m}_b \cdot h_i} = \frac{P_u}{\dot{m}_a \cdot h_i}$$

oppure:  $\eta_g = \frac{L_u}{\frac{1}{\alpha} \cdot h_i} = 0.326 = \frac{315.3 \cdot 10^3}{\frac{1}{43.4} \cdot 42 \cdot 10^6}$

$\underbrace{\frac{1}{\alpha} \cdot h_i}_{\dot{m}_b}$



$$L_{u \text{ max}} \Rightarrow L_{c \text{ min}}$$

$$\beta_{c1} = \beta_{c2} = \sqrt{\beta_c}$$

$$m = m_1 = m_2$$

$$\frac{m-1}{m} = \frac{K-1}{K} \frac{1}{\eta_{gc}}$$

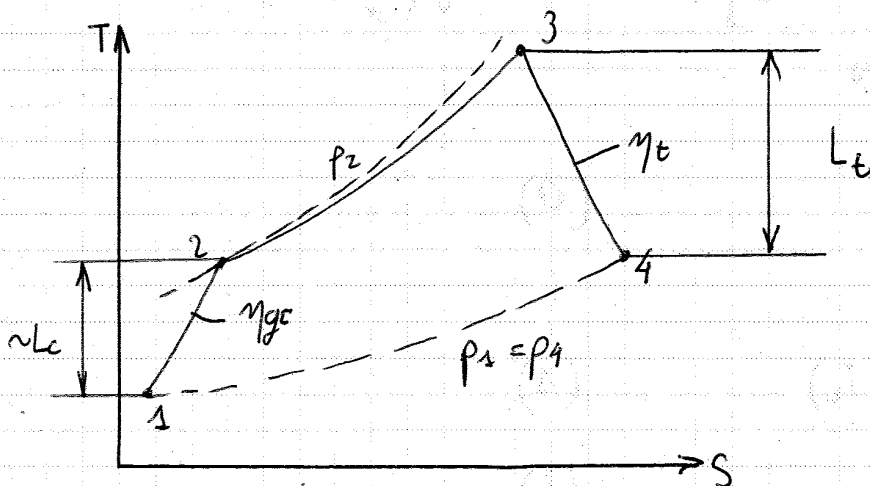
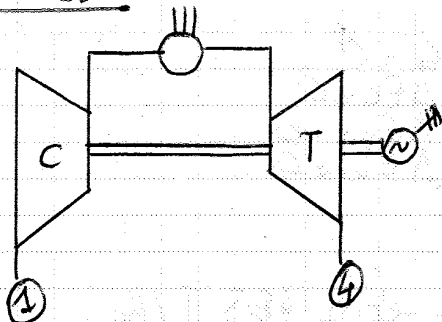
(45)



ESERCITAZIONE 9:

Ex 1:

①



$$L_u = \left( \frac{1+\alpha}{\alpha} L_t - L_c \right) \eta_o$$

C'è 1 po' di perdita da calcolare nella T.

$$P_u = \dot{m}_a \cdot L_u$$

$\eta_c \rightarrow \eta$  del combustore

Si ammette che  $\frac{1+\alpha}{\alpha} \approx 1$

$$\frac{m-1}{m} = \frac{k-1}{k} \frac{1}{\eta_{gc}} = \frac{k}{c_p} \frac{1}{\eta_{gc}} = 0.3229 = \frac{287.2}{1046.5} \frac{1}{0.85}$$

$$T_2 = T_1 \beta_c \frac{m-1}{m} = 595.6 \text{ K} = 293.9^{0.3229} = 1046.5 (595.6 - 293.9)$$

$$L_c = c_p (T_2 - T_1) = 316.7 \text{ KJ/kg}$$

$$\beta_t = \beta_c \cdot \eta_{te} = 8.82 = 90.98$$

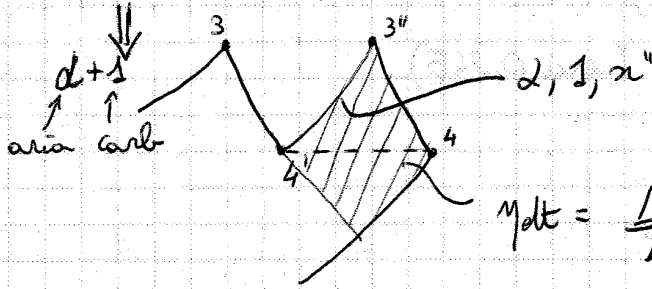
$$\begin{cases} Q = 0 \\ \Delta E_c = 0 \\ \Delta E_{gr} = 0 \end{cases}$$

$$T_{4io} = \frac{T_3}{\beta_t^{\frac{k-1}{k}}} = \frac{T_3}{\beta_t^{R/c_p}} = 745.2 \text{ K} = \frac{1300}{8.82^{288.8/1130}}$$

$$\eta_e = \frac{L_t}{L_{tio}} = \frac{c_p (T_3 - T_4)}{c_p (T_3 - T_{4io})}$$

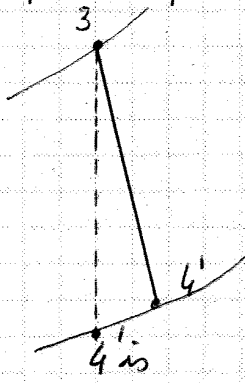
④7

$$\beta_{t1} = \beta_{t2} = \sqrt{\beta_t}$$



$$\beta_{t1} = \beta_{t2} = \sqrt{8.82} = 2.969$$

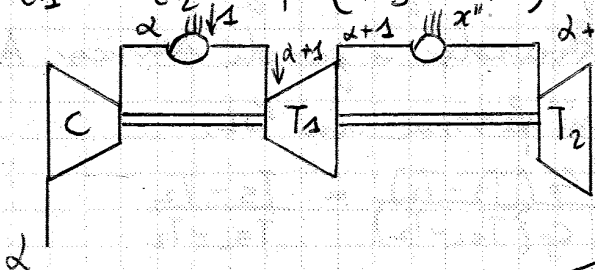
$$\eta_t = \eta_{t1} = \eta_{t2}$$



$$T_{4'is} = \frac{T_3}{\beta_{t1}^{\frac{k'-1}{k'}}} = 984.3 \text{ K}$$

$$T_{4'} = T_3 - \eta_{t1} (T_3 - T_{4'is}) = 1034.8 \text{ K} = 1300 - 265.2 (1300 - 984.3)$$

$$L_{t1} = L_{t2} = c_p' (T_3 - T_{4'}) = 299.7 \text{ kJ/kg} = 1130 (1300 - 1034.8)$$



$$L_u = \eta_0 \left[ L_{t1} \frac{1+d}{d} + L_{t2} \frac{1+\alpha'+d}{d} - L_c \right]$$

$\alpha \approx 1$                        $\approx 1$

$$L_u' \approx \eta_0 [2L_{t1} - L_c] = 271.3 \text{ kJ/kg}$$

$$P_u = \dot{m} a \cdot L_u = 16.28 \text{ MW}$$

49) 
$$\eta_g' = \frac{L_u}{\frac{1}{2} \dot{m} c_p T_0 + \frac{\alpha'}{2} \dot{m} c_p T_0}$$

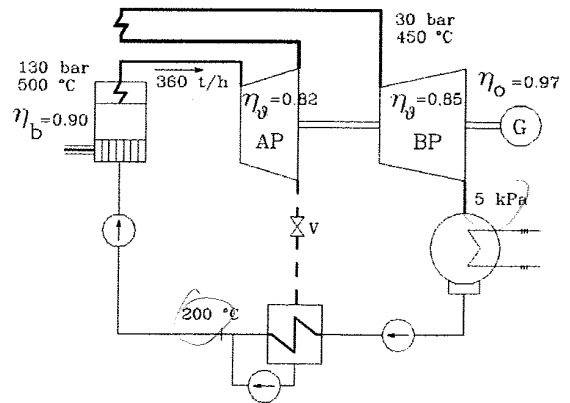
Calcolare la portata di acqua condensatrice e la sua temperatura  $t_h''$  all'uscita del condensatore nelle nuove condizioni.

(Risultati: portata = 1918 Kg/s,  $t_h'' = 25^\circ\text{C}$ )

### Esercizio 3 (per casa) ✓

A lato è rappresentato un impianto a vapore rigenerativo nelle condizioni indicate (diverse dalle condizioni di progetto). A seguito di un intervento di regolazione si dimezza lo spillamento rigenerativo mantenendo invariate le condizioni del vapore all'uscita del surriscaldatore, la temperatura del vapore all'uscita dal risurriscaldatore e la pressione di condensazione. Si suppongano critiche le turbine di AP e di BP.

Calcolare la potenza utile e il rendimento globale dell'impianto prima della regolazione, individuare le nuove condizioni di funzionamento e calcolare la nuova potenza utile e il nuovo rendimento globale dell'impianto.



(Risultati:  $P_u = 105 \text{ MW}$ ,  $\eta_g = 0.346$ , nuova pressione di alimentazione della turbina BP = 35 bar,  $P'_u = 115.6 \text{ MW}$ ,  $\eta'_g = 0.336$ )

### Esercizio 4 ✓

Determinare la potenza utile ed il rendimento globale di un impianto di turbina a gas che in condizioni di progetto presenta le seguenti caratteristiche di funzionamento:

$$p_1 = 1 \text{ bar}, t_1 = 20^\circ\text{C}, \beta_c = 12, \eta_c = 0.84, t_3 = 1200^\circ\text{C}, \eta_{yt} = 0.83, \eta_{\pi b} = 0.98, H_i = 42 \text{ MJ/kg}, \eta_b = 0.97, \dot{m}_a = 150 \text{ kg/s}, \eta_0 = 0.96.$$

Calcolare inoltre la nuova potenza utile ed il rendimento globale dell'impianto qualora la compressione venga effettuata in due stadi con interrefrigerazione uniforme, trascurando la caduta di pressione nell'interrefrigeratore, ed assumendo esponente della politropica di compressione dei due stadi pari a quello dell'unico stadio di compressione in condizioni nominali. ( $c_p = 1005 \text{ J/kgK}$ ,  $R = 287.1 \text{ J/kgK}$ ;  $c_p' = 1120 \text{ J/kgK}$ ,  $R' = 288.2 \text{ J/kgK}$ .)

*Ti gli ex che si fanno in a ciclo aperto, tranne a specificar°*

$$L_t = c_p' T_3 \left[ 1 - \frac{1}{\beta_c \left( \frac{k-1}{k} \right) \cdot \eta_{yt}} \right] = 1172 \cdot 1250 \left( 1 - \frac{1}{4.61 \left( \frac{288.0}{1172} \right) \cdot 0.85} \right)$$

$\beta_c = \frac{R'}{c_p'}$

$$L_t = 601.3 \text{ kJ/kg}$$

$$T_5 = T_2 + R_s (T_4 - T_2) = 823.6 \text{ K} = 492.7 + 0.80 (906.4 - 492.7)$$

$$\alpha = \frac{\eta_c H_i}{c_p' (T_3 - T_5)} - 1 = 22.9 = \frac{0.98 \cdot 42.7 \cdot 10^6}{1172 (1250 - 823.6)} - 1$$

$$L_u = \eta_o \left[ L_t \cdot \frac{1+\alpha}{\alpha} - L_c \right] = 189.3 \text{ kJ/kg}$$

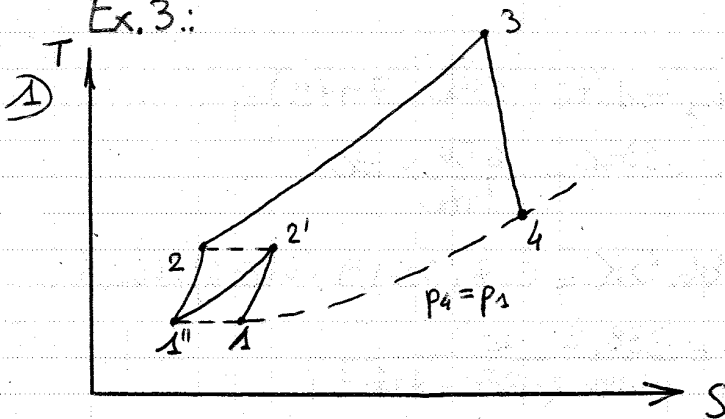
$$\eta_2 = \frac{L_u}{\frac{1}{2} H_i} = 0.368$$

$$T_{4is} = \frac{T_3}{\beta_c \frac{R/c_p'}{1}} = \frac{1250}{4.61 \frac{288.0/1172}{1}} = 845.8 \text{ K}$$

$$T_4 = T_3 - \eta_c (T_3 - T_{4is}) = 1250 - 0.85 (1250 - 845.8) = 906.4 \text{ K}$$

16/01/13

Ex. 3.:



$$\beta_{c1} = \beta_{c2} = \sqrt{\beta_c} = 3.606 = \sqrt{13}$$

$$L_{c1} = L_{c2} = c_p T_1 \left[ \beta_{c1} \left( \frac{k-1}{k} \right) \cdot \frac{1}{\eta_{gc}} - 1 \right] = 1050 \cdot 293 \left[ 3.606 \frac{287.2}{1050} \cdot \frac{1}{0.86} - 1 \right] = 155.0 \text{ kJ/kg}$$

$$T_2 = T_2' = T_1 \beta_c \frac{R}{c_p} \frac{1}{\eta_{gc}} = 440.6 \text{ K} = 293 \cdot 3.606 \frac{287.2}{1050} \cdot \frac{1}{0.86}$$

$$\beta_c = \eta_{\pi B} \beta_c = 12.61 = \frac{p_3}{p_4} = \frac{p_3}{p_2} \cdot \frac{p_2}{p_1} = 0.97 \cdot \beta$$

(51)

$$L_u = \eta_0 \left[ \frac{1+\alpha}{2} L_t - \alpha L_c' \right] = 0.97 [646.5 - 2 \cdot 155] = 326.4 \text{ kJ/kg}$$

$$\eta_g = \frac{L_u}{\frac{H_i}{\alpha}} \approx \eta_g \frac{L_u}{c_p'(T_3 - T_5)} = 0.96 \cdot \frac{326.4 \cdot 10^3}{1190(1350 - 693.6)} = 0.404$$

ovv  $T_5$  si è calcolato a partire da  $T_4$ :

$$T_4 = T_3 - \frac{L_t}{c_p'} = 1350 - \frac{646.5 \cdot 10^3}{1190} = 802.1$$

$$\Rightarrow T_5 = R_s(T_4 - T_2) + T_2 = 0.7(802.1 - 440.6) + 440.6 = 693.6 \text{ K}$$

52 bis

$$\beta_{t_1} = \frac{p_3}{p_4'} = \left(\frac{T_3}{T_4'}\right)^{\frac{c_p'}{R'} \cdot \frac{1}{\eta_{gt}}} = \left(\frac{1573}{1298.2}\right)^{\frac{1267.5}{292.1} \cdot \frac{1}{0.85}}$$

$$\beta_{t_1} = 2.665$$

$$\beta_{t_2} = \frac{\beta_{t_1} \eta_{gt}}{\beta_{t_1}} = 5.944 = \frac{15.84}{2.665}$$

$$L_{t_2} = c_p' T_4' \left[ 1 - \frac{1}{\beta_{t_2}^{R'/c_p' \cdot \eta_{gt}}} \right] \text{ ma in abbiamo}$$

$$\eta_{gt} \text{ della } 2^a T \Rightarrow L_{t_{is}} = c_p' T_4' \left[ 1 - \frac{1}{\beta_{t_2}^{R'/c_p'}} \right] = 554 \text{ kJ/kg}$$

$$L_{t_2} = L_{t_{is}} \cdot \eta_{gt} = 471.1 \text{ kJ/kg} = 554 \cdot 0.85$$

$$\dot{m}_a = 350 \text{ kg/s}$$

$$\dot{m}_{gas} = \dot{m}_a \frac{1+d}{d} = 360.9 \text{ kg/s} = 350 \cdot \frac{32.1+1}{32.1}$$

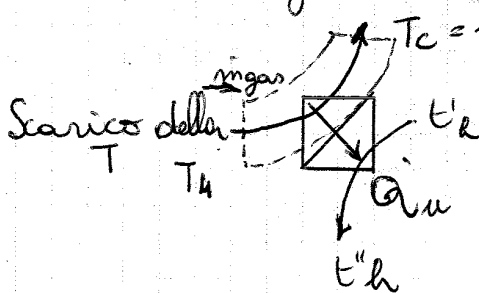
$$P_u = \dot{m}_{gas} \eta_p L_{t_2} = 164.9 \text{ MW} = 360.9 \cdot 0.97 \cdot 471.1$$

$$\eta_g = \frac{P_u}{\dot{m}_g H_i} = \frac{P_u}{\frac{\dot{m}_a}{d} H_i} = 0.318 = \frac{164.9 \cdot 10^6}{\frac{350}{32.1} \cdot 47.654 \cdot 10^6}$$

$$d = \frac{\dot{m}_a}{\dot{m}_b}$$

• Si usa  $\eta_g$  scambio termico

il gas di scarico x effettuare



$$\dot{Q} = \dot{P}_u + \dot{m} [\Delta i + \Delta E_{c,w,gr}]$$

↑  
m c'è nulla de si muova e porti nã E mece

$$\dot{Q} = \dot{m} \Delta i = \dot{m} c_p (T_c - T_4)$$

(54)  $\dot{Q} < 0$  xché si sottrae calore ai gas combusti x darlo

# POLITECNICO DI TORINO

## Dipartimento di Energetica



LAUREA SPECIALISTICA IN INGEGNERIA MECCANICA

a.a. 2010/2011

### ESERCITAZIONE 10 - MACCHINE

- 1) Un impianto di TG, a ciclo semplice, monoalbero, presenta in condizioni-ambiente standard le seguenti caratteristiche:

$$\beta_c = 8, \eta_c = 0,83, T_3 = 1200 \text{ K}, \eta_{\pi b} = 0,98, \eta_b = 0,97, \eta_{yt} = 0,85, \eta_o = 0,96, \dot{m}_{a0} = 40 \text{ kg/s.}$$

Determinare  $\eta_g$  e  $P_u$  sapendo che il potere calorifico del combustibile usato è pari a 42700 kJ/kg. Determinare inoltre di quanto si riduce percentualmente  $\eta_g$  e  $P_u$  se l'impianto viene regolato (a velocità di rotazione costante) in modo che la  $T_3$  scenda a 1100 K; si ipotizzi che il turbospansore rimanga critico e si consideri la caratteristica del compressore, nell'intorno del punto di funzionamento nominale, assimilabile ad una retta di equazione  $\beta_c = 8-20(X-1)$ , dove con  $X$  si è indicato il rapporto  $\dot{m}_a / \dot{m}_{a0}$ ; inoltre si considerino costanti i singoli rendimenti e si trascuri la variazione del rapporto  $(1 + \alpha)/\alpha$

$$(C_p = 1046,5 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, C_p' = 1130,2 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, R = 287,2 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, R' = 288,8 \text{ J/kg}\cdot\text{K}).$$

- 2) Un impianto di TG a ciclo semplice aperto funziona con le seguenti caratteristiche:

$$p_1 = 1 \text{ bar}, T_1 = 300 \text{ K}, \beta_c = 12, T_3 = 1200 \text{ K}, \eta_{yc} = 0,85, \eta_t = 0,86, \eta_{\pi b} = 0,98, \eta_o = 0,97, \eta_b = 0,97, H_i = 42700 \text{ kJ/kg.}$$

Calcolare la portata di aria necessaria per una potenza utile di 50 MW e il rendimento globale dell'impianto. Calcolare la nuova potenza e il nuovo rendimento globale se si riducesse per laminazione la pressione alla bocca di aspirazione del compressore al valore  $p_1' = 0,8$  bar, mantenendo invariata la  $T_3$ , e supponendo costanti i vari rendimenti.

$$(C_p = 1046,5 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, C_p' = 1130,2 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, R = 287,2 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, R' = 288,8 \text{ J/kg}\cdot\text{K}).$$

#### ✓ Esercizio per casa

Un impianto di turbina a gas rigenerativo presenta le seguenti caratteristiche di funzionamento in condizioni di progetto:

$$p_1 = 1 \text{ bar}; T_1 = 293 \text{ K}; \beta_c = 10, T_3 = 1350 \text{ K}, \eta_c = 0,87; \eta_{yt} = 0,86; \eta_{\pi b} = 0,98, \eta_{\pi s} = 0,98;$$

$$R_s = 0,78, \eta_b = 0,95; \eta_o = 0,95, H_i = 41 \text{ MJ/kg}; \dot{m} = 200 \text{ kg/s.}$$

Calcolare potenza utile e rendimento globale dell'impianto.

L'impianto viene regolato per laminazione all'aspirazione del compressore, riducendo la pressione di monte del compressore a 0,85 bar. Determinare la potenza utile ed il rendimento globale dell'impianto nelle nuove condizioni di funzionamento nell'ipotesi di mantenere invariata la temperatura  $T_3$  e di trascurare le variazioni dei rendimenti assegnati.

$$(c_p = 1004,5 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, c_p' = 1150 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, R = 287,2 \text{ J/kg}\cdot\text{K}, R' = 288,5 \text{ J/kg}\cdot\text{K})$$

$$[P_u = 55,17 \text{ MW}; \eta_g = 0,395; P_u' = 41,16 \text{ MW}; \eta_g' = 0,366]$$





$$\frac{\dot{m}_a}{\dot{m}_{a1}} = \alpha = K_1 \beta_c = 1.0123 = 0.13 \cdot 7.75$$

$$\dot{m}_a = 1.0123 \cdot 40 \text{ kg/s} = 40.49 \text{ kg/s}$$

$$P_{u'} = \dot{m}_a \left[ L_t \left( \frac{1+\alpha'}{\alpha} \right) - L_c \right] \eta_o = 40.49 \left[ 442.9 \cdot 1.0176 - 278 \right] \cdot 0.96 = 6.712 \text{ MW}$$

$\approx \frac{1+\alpha}{\alpha}$

Altro modo:

$$\left. \begin{aligned} P_{u'} &= \eta_o \dot{m}_a \left( \frac{1+\alpha'}{\alpha} L_t - L_c \right) \\ P_{u_o} &= \eta_o \dot{m}_{a_o} \left( \frac{1+\alpha}{\alpha} L_{t_o} - L_{c_o} \right) \end{aligned} \right\} \begin{array}{l} \text{se ne fa poi il} \\ \text{rapporto} \end{array}$$

$$\frac{P_{u'}}{P_{u_o}} = 0.816 = \frac{6.712}{8.197}$$

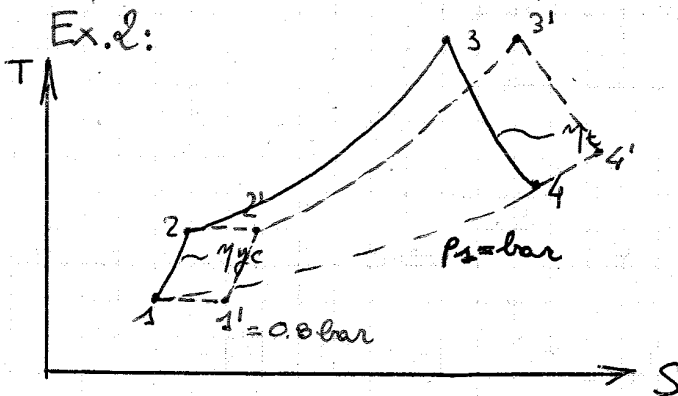
$$\eta_g' = \frac{P_{u'}}{\dot{m}_g' \cdot H_i} = \frac{P_{u'}}{\frac{\dot{m}_a}{\alpha'} \cdot H_i} = \frac{6.712}{\frac{40.49}{66.8} \cdot 42700} = 0.259$$

$$\dot{m}_a = 1.0123 \cdot 40 = 40.492$$

non si può scrivere  $\alpha = \alpha' \Rightarrow$  si deve calcolare  $\alpha'$ :

$$\alpha' = \eta_g \frac{H_i}{c_p'(T_{3'} - T_{2'})} - 1 = 66.8 \quad (\alpha = 56.7)$$

$$= \frac{0.97 \cdot 42700}{1130.2 (1100 - 559.3)} - 1$$



•  $L_c, L_e, L_u$

$$P_u = \dot{m}_a L_u \Rightarrow \dot{m}_a = \frac{P_u}{L_u}$$

$$\frac{K}{c_p} \frac{1}{\eta_{gc}} = 0.3229$$

(58)

$$\frac{ma \sqrt{T_2}}{p_2} = de = \frac{ma' \sqrt{T_2}}{p_2'}$$

$$ma' = ma \frac{p_2'}{p_2} = 309.3 \cdot \frac{0.8}{1} = 247.44$$

$$P_{u''} = ma \cdot L_{u'} = 311.111 \cdot 247.44 \cdot 125.8$$

$$\eta_g' = \frac{L_{u'}}{\frac{H_i}{\alpha'}} = 0.2005 \quad (\eta_g = 0.2576)$$