

Nota bene: prima di cominciare scrivere chiaramente il proprio nome e cognome sui fogli e sui diagrammi allegati.

I dati del compito sono personalizzati secondo le iniziali: nel seguito, N indica il numero corrispondente alla iniziale del nome e C quello corrispondente alla iniziale del cognome secondo la tabella seguente

A	B	C	D	E	F	G	H	I	J	K	L	M	N	O	P	Q	R	S	T	U	V	W	X	Y	Z
1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15	16	17	18	19	20	21	22	23	24	25	26

PROBLEMA 1, peso = 40%.

Una linea di pompaggio (vedi Figura 1) posta nel fondovalle invia ad un bacino, posto sulla sommità di una collina, una portata costante di acqua pari a $(250+N)$ kg/s. La condotta di adduzione dell'acqua ha una lunghezza di 2000 m (il tratto AB è di lunghezza trascurabile). Le condotte di discesa dell'acqua sono due identiche in parallelo, ciascuna con un diametro di 0.2 m ed una lunghezza di $(1000+100*C)$ m. Al termine di dette condotte, l'acqua viene accelerata in un ugello ben rastremato fino alla velocità $w_D = (50+C/2)$ m/s. Ipotizzando che il sistema funzioni in condizioni stazionarie, che il fattore di Darcy-Weisbach in entrambi i tubi sia pari a $\lambda = 0.03$, e che le perdite di carico concentrate siano trascurabili, si determini:

1. la velocità media dell'acqua all'interno delle condotte di discesa, w_{CD} ;
2. il dislivello H tra la superficie libera dell'acqua presente nel bacino, posto sulla sommità della collina, e la bocca di uscita dell'acqua dalla condotta di discesa che assicura la stessa portata in ingresso ed in uscita al bacino;
3. il diametro della condotta di immissione nel bacino, se in essa si vuole assicurare una velocità $w_{AC} = 3$ m/s;
4. la prevalenza della pompa in ingresso, h'_p ;
5. la potenza assorbita e resa da tale pompa, se essa ha rendimento $\eta_p = 0.6+(C/200)$;
6. la pressione relativa all'ingresso della tubatura di adduzione (punto B).
7. la potenza meccanica erogata da una turbina idraulica posta a valle delle tubazioni di discesa, se il rendimento idraulico di tale turbina è pari a $\eta_T = 0.9-(C/200)$, ed il rendimento globale del sistema, inteso come (potenza erogata dalla turbina)/(potenza assorbita dalla pompa).

Per l'acqua si assumano le seguenti proprietà: densità $\rho = 1000$ kg/m³, viscosità $\mu = 1$ mPas

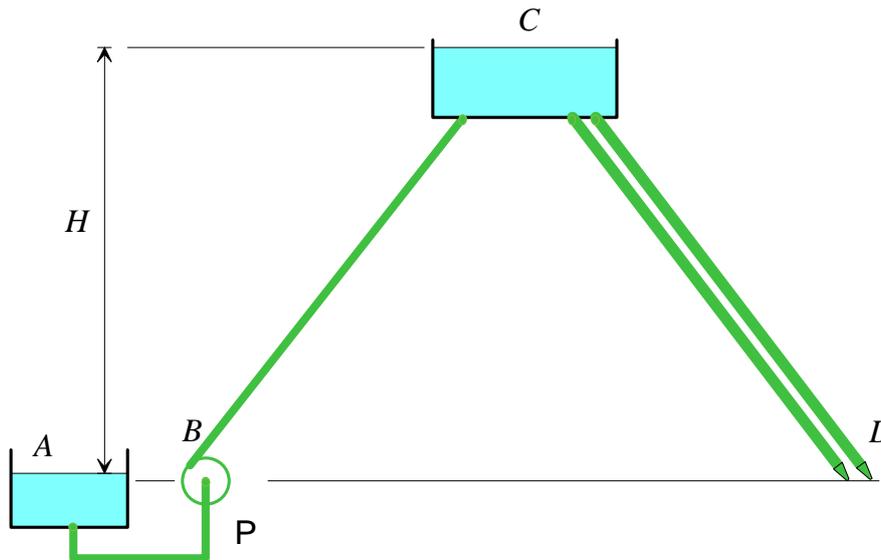


Figura 1

PROBLEMA 2, peso =40%.

Un ugello riceve in ingresso aria a pressione, temperatura e velocità pari rispettivamente a $p_1 = 15+0.1C$ bar, $T_1 = 800$ °C, $w_1 = 50$ m/s; la sezione di ingresso ha un'area $A_1 = 100+5N$ mm²; la pressione in uscita vale $p_2 = 2$ bar.

Considerando la trasformazione del fluido adiabatica e reversibile, si determinino:

1. il numero di Mach in ingresso;
2. la temperatura e la velocità di uscita del fluido, w_2, T_2 ;
3. la sezione di uscita, A_2 ;
4. il numero di Mach in uscita, M_2 ;
5. la pressione e la temperatura del gas nella sezione di gola, p_3, T_3 ;
6. l'area della sezione di gola dell'ugello, A_3 ;

Si consideri l'aria un gas ideale ($c_p =$ costante= 1004 J/kg K ed $R = 287.13$ J/kg K).

PROBLEMA 3, peso = 60%.

Il sistema di compressori interrefrigerato rappresentato in Figura 2 è destinato a comprimere il fluido R134a fino alla pressione finale $p_4 = 20$ bar, a partire dalle condizioni iniziali $p_1 = 0.3$ bar, $x_1 = 1$. Sono inoltre noti i seguenti dati:

- portata volumetrica di fluido in uscita, $G_{v4} = 40 + N \text{ m}^3/\text{h}$;
- pressione intermedia $p_2 = p_3 = 10 \text{ bar}$;
- temperatura di uscita del fluido dal refrigeratore intermedio $T_3 = 40 \text{ }^\circ\text{C}$.
- temperature di ingresso e di uscita dell'acqua dal refrigeratore intermedio $T_5 = 30 \text{ }^\circ\text{C}$, $T_6 = 40 + (0.5 C) \text{ }^\circ\text{C}$.
- rendimento isoentropico del compressore A, $\eta_{cA} = 0.8 + (N/200)$ e del compressore B, $\eta_{cB} = 0.8$;

Nelle ulteriori ipotesi che il sistema sia in condizioni stazionarie, i compressori possano essere considerati adiabatici, determinare:

1. la temperature di uscita del fluido dai due stadi, T_2 e T_4 ;
2. la potenza totale necessaria per la compressione, $W'_{mA} + W'_{mB}$
3. la potenza termica scambiata nel refrigeratore intermedio, W_f ;
4. la portata di acqua necessaria per il refrigeratore intermedio;
5. il rendimento exergetico del refrigeratore intermedio;
6. il rendimento exergetico del compressore B;
7. tracciare le trasformazioni subite dal fluido R134a sul diagramma $p-h$ allegato.

NOTE: si può considerare l'acqua un fluido incomprimibile con $c = \text{costante} = 4186 \text{ J/kg K}$ e $\nu = 0.001 \text{ m}^3/\text{kg}$. Si assuma per lo stato morto la temperatura $T_0 = 298.15 \text{ K}$.

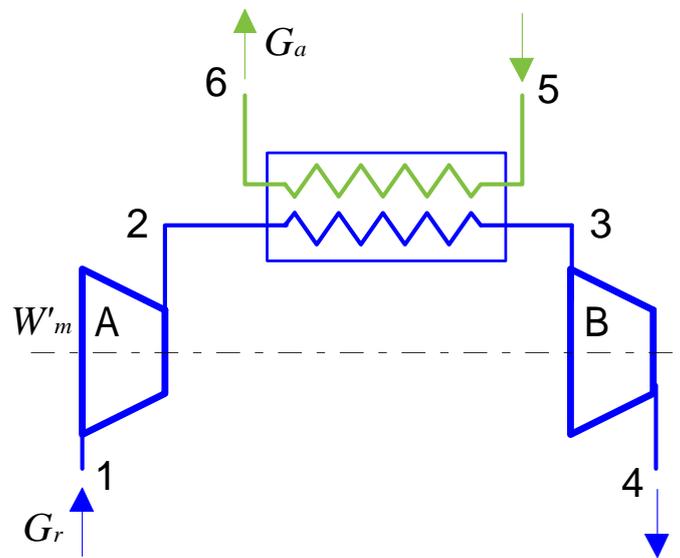
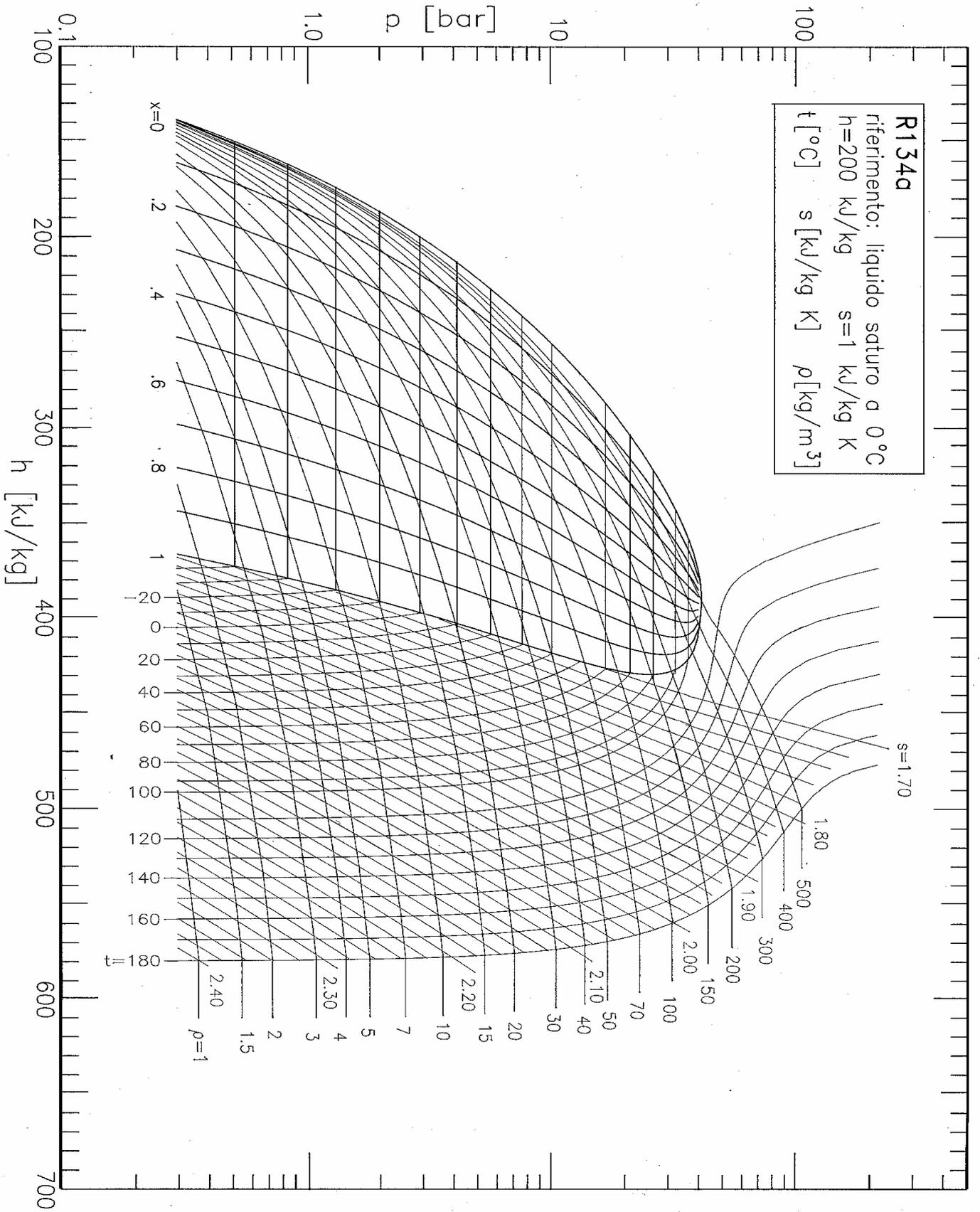


Figura 2



NOTA BENE:

i valori delle entalpie differiscono da quelli delle tabelle riportate sulle dispense di un valore costante pari a 226.8 kJ/kg

SOLUZIONI

I valori numerici sono ottenuti per lo "studente" Daniel Bernoulli, ($N = 4$, $C = 2$). I risultati personalizzati sono calcolabili tramite il file EXCEL SOL06.XLS, disponibile in rete a partire da oggi pomeriggio.

PROBLEMA 1

Domanda 1: La velocità media di portata nel ramo discendente si ottiene come segue

$$G = \rho w_{CD} 2 A_{CD} = \rho w_{CD} 2 \frac{\pi D_{CD}^2}{4} \Rightarrow w_{CD} = \frac{4G}{2\rho\pi D_{CD}^2} = 4.05 \text{ m/s}$$

detta velocità differisce da quella di uscita w_D a causa della presenza dell'ugello terminale.

Il numero di Reynolds nel ramo discendente vale

$$Re_{CD} = \frac{\rho w_{CD} D_{CD}}{\mu} = 985240 \text{ quindi il moto è turbolento.}$$

Domanda 2:

Si può applicare l'equazione di Bernoulli al circuito aperto CD, dalla superficie libera del bacino allo sbocco del tubo discendente a valle dell'ugello. Bisogna considerare una sola delle due tubazioni in parallelo.

$$\frac{p_D - p_C}{\rho g} + \frac{w_D^2 - w_C^2}{2g} + (z_D - z_C) = -h_{ad,CD} - h_{ac,CD} + \alpha$$

dove sono stati cancellati i termini nulli o trascurabili. In particolare, la pressione è pari a quella atmosferica sia in ingresso che in uscita, la velocità sulla superficie libera è nulla, e si è assunto $\alpha = 1$ per il moto turbolento.

le perdite di carico distribuite si possono calcolare come $h_{ad,CD} = \frac{\lambda}{2g} \frac{L_{CD}}{D_{CD}} w_{CD}^2 = 150 \text{ m}$. Sostituendo nell'equazione di Bernoulli:

$$(z_C - z_D) = H = h_{ad,CD} + \frac{w_D^2}{2g} = \frac{w_D^2}{2g} \left(\lambda \frac{L_{CD}}{D_{CD}} + 1 \right) = 216 \text{ m}$$

In altri termini, l'energia potenziale disponibile nel bacino viene utilizzata per vincere le perdite di carico nella tubazione discendente e per imprimere la velocità di uscita w_D al fluido.

Domanda 3: Il diametro della tubazione ascendente si ricava dall'equazione di continuità

$$D_{AC} = \sqrt{\frac{4G}{\rho\pi w_B}} = 0.3 \text{ m}$$

Domanda 4: La prevalenza della pompa si può ricavare dall'equazione di Bernoulli applicata al ramo AC del circuito

$$\frac{p_C - p_A}{\rho g} + \frac{w_C^2 - w_A^2}{2g} + (z_C - z_D) = -h_{ad,AC} - h_{ac,CD} + h'$$

le perdite distribuite nel ramo ascendente valgono $h_{ad,AC} = \frac{\lambda}{2g} \frac{L_{AC}}{D_{AC}} w_B^2 = 84 \text{ m}$, da cui si ricava la prevalenza della pompa

$$h' = H + h_{ad,AC} = 300 \text{ m}$$

Domanda 5: La potenza resa ed assorbita dalla pompa sono date da

$$W_{p,r} = G g h' = 745 \text{ kW} \quad , \quad W_{p,a} = \frac{G g h'}{\eta_P} = 1226 \text{ kW}$$

Domanda 6: La pressione relativa a valle della pompa (punto B) può essere calcolata applicando l'equazione di Bernoulli alla sola pompa (tratto AB)

$$\frac{p_B - p_A}{\rho g} + \frac{w_B^2}{2g} = h' \quad \rightarrow \quad p_B - p_A = \rho g \left(h' - \frac{w_B^2}{2g} \right) = 29.4 \text{ bar}$$

(dato che nel punto A si ha la pressione atmosferica, questa rappresenta la pressione relativa in B).

Domanda 7: all'uscita della tubazione discendente è disponibile una energia per unità di peso data da $w_D^2/2$; la potenza disponibile è allora data da

$$W_{disp} = (\text{portata in peso}) \cdot (\text{energia per unità di peso}) = G g \frac{w_D^2}{2} = 330 \text{ kW}$$

La potenza erogata dalla turbina è $W_{tur} = \eta_T W_{disp} = 290.7 \text{ kW}$

Ed infine il rendimento globale del sistema è dato da $\eta_G = \frac{W_{tur}}{W_{p,a}} = 0.24$

PROBLEMA 2

Domanda 1: La velocità del suono in uscita, per un gas ideale, è

$$c_1 = \sqrt{k R T_1} = 656.9 \text{ m/s}$$

e quindi si ha

$$M_1 = \frac{w_1}{c_1} = 0.076$$

Domanda 2: La temperatura di uscita dell'aria è ottenibile immediatamente da

$$T_2 = T_1 \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{R/c_p} = 600.8 \text{ K} = 327.7 \text{ °C}$$

Per quanto riguarda la velocità di uscita, si ricorre al bilancio di energia per un sistema adiabatico e indeformabile

$$h_1 + \frac{w_1^2}{2} = h_2 + \frac{w_2^2}{2} \quad \rightarrow \quad \frac{w_2^2}{2} = h_1 + \frac{w_1^2}{2} - h_2$$

ed essendo il gas ideale

$$w_2 = \sqrt{2 c_p (T_1 - T_2) + w_1^2} = 975.1 \text{ m/s}$$

Domanda 3: La sezione di uscita può essere ricavata dal bilancio di massa

$$\rho_1 w_1 A_1 = \rho_2 w_2 A_2 \quad \rightarrow \quad \frac{w_1 A_1}{v_1} = \frac{w_2 A_2}{v_2} = -104.5 \text{ kW (il segno negativo indica che è assorbita)}$$

dove i volumi specifici sono dati da

$$v_1 = \frac{R T_1}{p_1} = 0.2027 \text{ m}^3/\text{kg} \quad ; \quad v_2 = \frac{R T_2}{p_2} = 0.8626 \text{ m}^3/\text{kg}$$

pertanto si ha

$$A_2 = A_1 \frac{w_1 v_2}{w_2 v_1} = 26.2 \text{ mm}^2.$$

Domanda 4: La velocità del suono in uscita, per un gas ideale, è

$$c_2 = \sqrt{k R T_2} = 491.6 \text{ m/s}$$

e quindi si ha

$$M_2 = \frac{w_2}{c_2} = 1.98$$

pertanto, dato che il moto è subsonico in ingresso e supersonico in uscita, si tratta di un ugello di De Laval.

Domanda 5: La temperatura nella sezione ristretta può essere ricavata dal bilancio di energia e dal fatto che $M_3=1$ ovvero $w_3=c_3$

$$c_p T_1 + \frac{w_1^2}{2} = c_p T_3 + \frac{w_3^2}{2} \quad \rightarrow \quad w_3^2 = c_3^2 = R k T_3$$

$$c_p T_1 + \frac{w_1^2}{2} = \left(c_p + \frac{Rk}{2} \right) T_3 \quad \rightarrow \quad T_3 = \frac{c_p T_1 + \frac{w_1^2}{2}}{c_p + \frac{Rk}{2}} = \frac{T_1 + \frac{w_1^2}{2 c_p}}{1 + \frac{Rk}{2 c_p}} = \frac{T_1 + \frac{w_1^2}{2 c_p}}{1 + \frac{k-1}{2}} = 895.1 \text{ K}$$

La pressione p_3 si può ottenere semplicemente dall'espansione isoentropica

$$p_3 = p_1 \left(\frac{T_2}{T_1} \right)^{c_p/R} = 8.06 \text{ bar}$$

Domanda 6: Per la sezione di gola si ricorre di nuovo al bilancio di massa

$$\rho_1 w_1 A_1 = \rho_3 w_3 A_3 \quad \rightarrow \quad \frac{w_1 A_1}{v_1} = \frac{w_3 A_3}{v_3}$$

dove il volume specifico v_3 è dato da

$$v_3 = \frac{R T_3}{p_3} = 0.3188 \text{ m}^3/\text{kg} \quad \text{pertanto si ha } A_3 = A_1 \frac{w_1 v_3}{w_3 v_1} = 15.7 \text{ mm}^2, \text{ che come atteso, è più piccola di } A_2.$$

PROBLEMA 3

Domanda 1: Dalle tabelle termodinamiche o dal diagramma si ricavano i seguenti valori delle grandezze di stato nelle sezioni di interesse:

pto	pressione	vol	temp.	entalpia	entropia	exergia	titolo
	bar	m ³ /kg	°C	kJ/kg	kJ/kg K	kJ/kg	
1	0.3	0.5958	-49.68	202.0	0.911	-69.8	1
2i	10.0	0.0230	59.81	275.4	0.911	3.7	
2	10.0	0.0249	75.24	291.6	0.959	5.7	
3	10.0	0.020	40	254.0	0.845	2.1	
4i	20.0	0.0097	71.15	267.8	0.845	15.9	
4	20.0	0.0099	73.61	271.3	0.855	16.4	

dove i dati usati come input sono indicati nelle caselle in colore.

In particolare, le entalpie h_2 e h_4 si ricavano a partire da quella ideale, h_{2i} , h_{4i} , mediante la definizione di rendimento isoentropico del compressore

$$\eta_c = \frac{h_{2i} - h_1}{h_2 - h_1} \rightarrow h_2 = h_1 + \frac{(h_{2i} - h_1)}{\eta_c} = 291.6 \text{ kJ/kg}$$

$$\eta_c = \frac{h_{4i} - h_3}{h_4 - h_3} \rightarrow h_4 = h_3 + \frac{(h_{4i} - h_3)}{\eta_c} = 271.3 \text{ kJ/kg}$$

Questo permette di determinare direttamente le temperature T_2 e T_4 tramite il diagramma o le tabelle termodinamiche.

Domanda 2: E' necessario innanzitutto determinare la portata massica di R134a nel sistema

$$G_r = \frac{G_{v4}}{v_4} = 1.23 \text{ kg/s}$$

La potenza assorbita dai due compressori vale

$$W'_m = W'_{mA} + W'_{mB} = G_r (h_1 - h_2) + G_r (h_3 - h_4) = -131.4 \text{ kW}$$

Domanda 3: La potenza scambiata nel refrigeratore intermedio è

$$W_i = G_r (h_3 - h_2) = 46 \text{ kW}$$

Domanda 4: la portata di acqua nello scambiatore a superficie intermedio si ricava dal bilancio energetico del medesimo

$$G_r (h_2 - h_3) = G_a (h_6 - h_5) = G_a c_{p,a} (T_6 - T_5) \rightarrow G_a = G_r \frac{(h_2 - h_3)}{c_{p,a} (T_6 - T_5)} = 1 \text{ kg/s}$$

Domanda 5: il rendimento exergetico dello scambiatore intermedio è dato per definizione da

$$\varepsilon = \frac{G_a (a_{f,6} - a_{f,5})}{G_r (a_{f,2} - a_{f,3})} = \frac{G_a c_p \left[(T_6 - T_5) - T_0 \ln \frac{T_6}{T_5} \right]}{G_r [(h_2 - h_3) - T_0 (s_2 - s_3)]} = 0.35$$

dove l'acqua di raffreddamento è stata considerata un fluido incomprimibile.

Domanda 6: il rendimento exergetico di un compressore è dato per definizione da

$$\varepsilon = \frac{\text{potenza minima necessaria}}{\text{potenza reale}} = \frac{W'_{m,a}}{W'_m} = \frac{\mathcal{G}(a_{f2} - a_{f1})}{\mathcal{G}(h_2 - h_1)} = 0.83$$