

ΘΕΜΑΤΑ

ΘΕΜΑ 1 (15%) ✓

Ένα δοχείο χωρητικότητας 1 m^3 που περιέχει αέρα σε 25°C και 500 kPa , διασυνδέεται μέσω μιας βαλβίδας με ένα άλλο δοχείο που περιέχει 5 kg αέρα σε 35°C και 200 kPa . Η βαλβίδα ανοίγει και το σύστημα αφήνεται να έλθει σε θερμική ισορροπία με το περιβάλλον του, στο οποίο επικρατεί θερμοκρασία 20°C . Να προσδιορίσετε τον όγκο του δεύτερου δοχείου και την τελική πίεση ισορροπίας του αέρα. Ο αέρας θεωρείται ιδανικό αέριο με σταθερά $R=0.287 \text{ kPa.m}^3/\text{kg.K}$.

ΘΕΜΑ 2 (20%) ✓

Αέρας θερμοκρασίας 17°C και πίεσης 100 kPa εισέρχεται στο διαχύτη ενός κινητήρα αεροπλάνου με ταχύτητα 200 m/s . Η διατομή του διαχύτη στην είσοδο είναι 0.5 m^2 . Να προσδιορίσετε α) την παροχή μάζας του αέρα σε kg/s , β) τον ειδικό όγκο του αέρα στην είσοδο και γ) την θερμοκρασία εξόδου, υπό τις παραδοχές ότι η ταχύτητα εξόδου είναι πολύ μικρή συγκρινόμενη με την ταχύτητα εισόδου καθώς και ότι ο αέρας συμπεριφέρεται ως ιδανικό αέριο. Δίνονται: η σταθερά του αέρα ($R=0.287 \text{ kPa.m}^3/\text{kg.K}$) καθώς και η ενθαλπία του αέρα στην είσοδο ($h=290 \text{ kJ/kg}$).

ΘΕΜΑ 3 (20%) ✓

Να υπολογιστεί το παραγόμενο έργο και η θερμική απόδοση κύκλου Otto με λόγο συμπίεσης $9,998$ αν από την καύση του καυσίμου προσδίδονται στον κύκλο $998,83 \text{ kJ}$ θερμότητας 9 kJ ιδανικού αέρα και ο αέρας εισέρχεται στον κύκλο σε θερμοκρασία 27°C και πίεση 90 kPa . Να σχεδιαστεί προσεγγιστικά η παραπάνω διεργασία σε διαγράμματα P-v και T-s.

ΘΕΜΑ 4 (20%) ✓

Ατμός εισέρχεται σε στρόβιλο σε πίεση 10 MPa και θερμοκρασία 600°C . Στην έξοδο του στροβίλου η πίεση είναι 0.01 MPa . Να υπολογιστεί η θερμική απόδοση του στροβίλου εάν η ισεντροπική του απόδοση είναι 80% και ο ρυθμός παροχής μάζας είναι 110 Kg/min . $\eta = \frac{W}{q_{in}}$

$$\frac{W}{q_{in}}$$

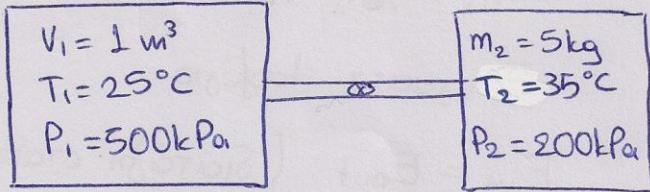
ΘΕΜΑ 5 (25%)

Στη διάταξη κυλίνδρου-εμβόλου που εικονίζεται στο σχήμα περιέχονται $1,4 \text{ kg}$ ψυκτικού R-134a σε κατάσταση μίγματος κορεσμένου υγρού και ατμού, θερμοκρασίας 10°C και ποιότητας 72% . Το έμβολο έχει εγκάρσια διατομή $0,1 \text{ m}^2$ και αρχικά ακουμπά στα στηρίγματα. Η πίεση που απαιτείται για την απομάκρυνση του εμβόλου από τα στηρίγματα είναι 500 kPa . Το ψυκτικό θερμαίνεται έως ότου μετατραπεί σε κορεσμένο ατμό. Εάν κατά τη διεργασία αυτή το έμβολο μετακινηθεί, πόσο θα είναι το κλάσμα μάζας του υγρού ψυκτικού τη στιγμή που το έμβολο αφήνει τα στηρίγματα και κατά πόσο θα μετακινηθεί τελικά το έμβολο;

Τα δεδομένα που απαιτούνται δίνονται στην πίσω σελίδα.

Καλή επιτυχία

ΘΕΜΑ 1
Αρχικοί



$$R = 0.2870 \frac{\text{kPa} \cdot \text{m}^3}{\text{kg} \cdot \text{K}}$$

$$T_{\text{τελ}} = 20^\circ\text{C}$$

Στο δοχείο 1 αρχικοί έξω:

$$m_1 = \frac{P_1 V_1}{R T_1} = \frac{500 \text{ kPa} \cdot 1 \text{ m}^3}{0.2870 \frac{\text{kPa} \cdot \text{m}^3}{\text{kg} \cdot \text{K}} \cdot (25 + 273) \text{ K}} \Rightarrow$$

$$m_1 = 5.8462 \text{ kg}$$

Στο δοχείο 2 αρχικοί έξω:

$$V_2 = \frac{m_2 R T_2}{P_2} = \frac{5 \text{ kg} \cdot 0.2870 \frac{\text{kPa} \cdot \text{m}^3}{\text{kg} \cdot \text{K}} \cdot (35 + 273) \text{ K}}{200 \text{ kPa}} \Rightarrow$$

$$V_2 = 2.2099 \text{ m}^3$$

Τελικοί έξω είναι συστήμα σε υφόρροπη
με ογκό $V_{\text{τελ}} = V_1 + V_2$ και μάζα $m_{\text{τελ}} = m_1 + m_2$.

Επομένως:

$$P_{\text{τελ}} = \frac{m_{\text{τελ}} R T_{\text{τελ}}}{V_{\text{τελ}}} \Rightarrow P_{\text{τελ}} = 284.1421 \text{ kPa}$$

ΘΕΜΑ 2

$$\begin{array}{l} T_1 = 17^\circ C \\ P_1 = 200 \text{ kPa} \\ V_1 = 200 \text{ m/s} \\ A_1 = 0.5 \text{ m}^2 \end{array}$$

$$\begin{array}{l} \dot{m} = ? \\ T_2 = ? \\ V_2 = ? \end{array}$$

$$R = 0.287 \text{ kPa} \cdot \text{m}^3 / (\text{kg} \cdot \text{K})$$

$$h_1 = 290 \text{ kJ/kg}$$

$$T_1 = 17^\circ C = 17 + 273 = 290 \text{ K}$$

a) Για τον υπολογισμό της παροχής μέσως, πρέπει πρώτα να υπολογιστεί ο ειδικός όγκος του αέρα με τη βούλευτα της εξισώσου των ιδεωτικών αεριών οποιες ουντίκες είσοδου:

$$U_1 = \frac{RT_1}{P_1} = \frac{0.287 \frac{\text{kPa} \cdot \text{m}^3}{\text{kg} \cdot \text{K}} \cdot 290 \text{ K}}{100 \text{ kPa}} \Rightarrow U_1 = 0.8323 \frac{\text{m}^3}{\text{kg}}$$

$$\dot{m} = \rho V_{\text{out}} A \text{ επομένως } \dot{m} = \frac{1}{U_1} V_1 A_1 \Rightarrow$$

$$\dot{m} = \frac{1}{0.8323 \frac{\text{m}^3}{\text{kg}}} \left(200 \frac{\text{m}}{\text{s}} \right) \left(0.5 \text{ m}^2 \right) \Rightarrow \dot{m} = 180.15 \text{ kg/s}$$

$$b) U_2 = 0.8323 \cdot \frac{\text{m}^3}{\text{kg}}$$

γ) Το 100% ενέργειας για το σύστημα γράφεται:

$$\dot{E}_{\text{in}} - \dot{E}_{\text{out}} = 0 \Rightarrow \dot{E}_{\text{in}} = \dot{E}_{\text{out}}$$

$$\dot{m} \left(h_1 + \frac{V_1^2}{2} \right) = \dot{m} \left(h_2 + \frac{V_2^2}{2} \right) \quad \left(\text{επειδή } \dot{Q} \cong 0, \dot{W} = 0 \text{ kJ} \right)$$

$$h_2 = h_1 + \frac{V_1^2 - V_2^2}{2}$$

$$h_2 = 290 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}} + \frac{(200 \text{ m/s})^2 - 0}{2} \quad \left(\frac{1 \text{ kJ/kg}}{1000 \text{ m}^2/\text{s}^2} \right) \Rightarrow$$

$$h_2 = 310 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}} \xrightarrow{\text{A-17}} T_2 = 310 \text{ K} \quad \text{in αντί παρενθήτη } T_2 = 309.95 \text{ K}$$

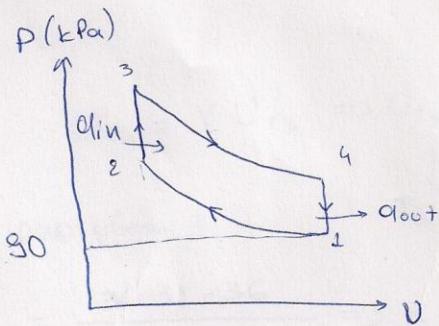
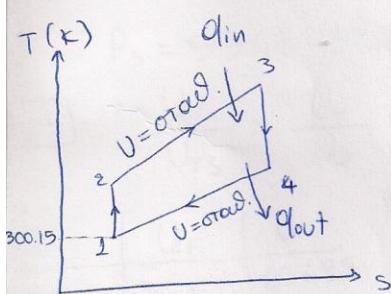
DEMA 3

$$r = 9.998$$

$$q_{in} = 998.83 \text{ kJ/kg}$$

$$T_1 = 27^\circ\text{C} = (273.15 + 27) \text{ K} = 300.15 \text{ K} \approx 300 \text{ K}$$

$$P_1 = 90 \text{ kPa}$$



1-2 Ισεντροπική συμβολή

2-3 Ισοχώρη ($V = \text{σταθ}$) προσθήκη δερμότιτας

3-4 Ισεντροπική εκτόνωση

4-1 Ισοχώρη ($V = \text{σταθ}$) απόρριψη δερμότιτας

1-2

$$T_1 = 300 \text{ K} \xrightarrow{\text{A-17}} u_1 = 214.07 \text{ kJ/kg}$$

$$u_{r1} = 621.2$$

$$\frac{u_{r2}}{u_{r1}} = \frac{u_2}{u_1} = \frac{1}{r} \Rightarrow u_{r2} = \frac{u_{r1}}{r} = \frac{621.2}{9.998} \xrightarrow{\text{A-17}} u_{r2} = 62.13$$

$$T_2 = 730 \text{ K}$$

$$u_2 = 536.07 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$$

$$\frac{P_2 u_2}{T_2} = \frac{P_1 u_1}{T_1} \Rightarrow P_2 = P_1 \left(\frac{T_2}{T_1} \right) \left(\frac{u_1}{u_2} \right) \xrightarrow{\text{A-17}} P_2 = 90 \text{ kPa} \left(\frac{730}{300} \right) 9.998$$

$$P_2 = 189.562 \text{ kPa}$$

$$\underline{2-3} \quad q_{in} = u_3 - u_2 \Rightarrow u_3 = q_{in} + u_2 \xrightarrow{\text{A-17}} u_3 = 1534.9 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$$

$$T_3 = 1850 \text{ K}$$

$$u_{r3} = 3.601$$

$$\frac{P_3 U_3}{T_3} = \frac{P_2 U_2}{T_2} \Rightarrow P_3 = P_2 \left(\frac{T_3}{T_2} \right) \left(\frac{U_2}{U_3} \right) \Rightarrow$$

$$P_3 = 2189.562 \text{ kPa} \cdot \left(\frac{1850}{730} \right) \cdot 1 \Rightarrow$$

$$P_3 = 5548.89 \text{ kPa}$$

$\boxed{3-4} \quad \frac{U_{r4}}{U_{r3}} = \frac{U_4}{U_3} = r \Rightarrow U_{r4} = r U_{r3} \Rightarrow U_{r4} = 36.00$

Графмікій паренходи:

$\downarrow A-17 \quad T_4 = 885.3 \text{ K}$

T	Ur	U
880	36.61	657.95
x	36	y
900	34.31	674.58

$$\frac{674.58 - y}{674.58 - 657.95} = \frac{34.31 - 36}{34.31 - 36.61} \Rightarrow y = 662.36 \text{ kJ/kg}$$

$$U_4 = 662.36 \text{ kJ/kg}$$

$$q_{out} = U_4 - U_2 \Rightarrow q_{out} = 448.29 \text{ kJ/kg}$$

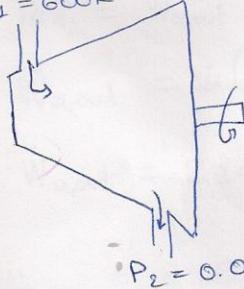
$$W_{net} = q_{in} - q_{out} \Rightarrow W_{net} = 550.54 \text{ kJ/kg}$$

$$\eta_{th} = \frac{W_{net}}{q_{in}} \Rightarrow \eta_{th} = 0.5512 \quad \text{и} \quad 55.12\%$$

DEMA 4

$$P_1 = 10 \text{ MPa}$$

$$T_1 = 600 \text{ K}$$

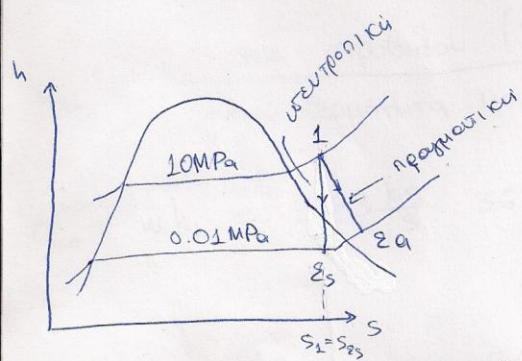


$$P_2 = 0.01 \text{ MPa}$$

$$\eta_T = 0.8$$

$$\dot{m} = 110 \text{ kg/min} = \frac{110}{60} \frac{\text{kg}}{\text{s}} = 1.83 \frac{\text{kg}}{\text{s}}$$

$$\eta_T = \frac{W_a}{W_s} \approx \frac{h_1 - h_{2a}}{h_1 - h_{2s}}$$



Kontaktaion 1 :

$$\left. \begin{array}{l} P_L = 10 \text{ MPa} \\ T_L = 600 \text{ K} \end{array} \right\} \xrightarrow{A-6}$$

$$h_1 = 3625.3 \text{ kJ/kg}$$

$$s_1 = 6.9029 \text{ kJ/(kgK)}$$

$$P_{2a} = 0.01 \text{ MPa}$$

Kontaktaion 2a:

Kontaktaion 2s:

$$s_f < s_{2s} < s_g$$

$$X_{2s} = \frac{s_{2s} - s_f}{s_{fg}} \Rightarrow X_{2s} = 0.8337$$

$$\left. \begin{array}{l} P_{2s} = 0.01 \text{ MPa} \\ (s_{2s} = s_1) \end{array} \right\} \xrightarrow{A-5}$$

$$s_f = 0.6493 \text{ kJ/(kgK)}$$

$$s_g = 8.1502 \text{ kJ/(kgK)}$$

$$s_{fg} = 7.5009 \text{ kJ/(kgK)}$$

$$s_{2s} = s_f + X_{2s} s_{fg}$$

$$h_{2s} = h_f + X_{2s} h_{fg} \stackrel{A-5}{=} (191.83 + 0.8337 \cdot 2392.8) \text{ kJ/kg} =$$

$$h_{2s} = 2186.7 \text{ kJ/kg}$$

$$\eta_T = \frac{h_1 - h_{2a}}{h_1 - h_{2s}} \Rightarrow \eta_T (h_1 - h_{2s}) = h_1 - h_{2a} \Rightarrow h_{2a} = h_1 - \eta_T (h_1 - h_{2s})$$

$$h_{2a} = (3625.3 - 0.8 (3625.3 - 2186.7)) \text{ kJ/kg} =$$

$$h_{2a} = 2474.42 \text{ kJ/kg}$$

$$\dot{E}_{in} = \dot{E}_{out}$$

$$\dot{m}h_1 = \dot{W}_{a,out} + \dot{m}h_{2a}$$

$$\dot{W}_{a,out} = \dot{m}(h_1 - h_{2a})$$

$$\dot{W}_{a,out} = 2106.1104 \frac{\text{kg}}{\text{s}} \cdot \frac{\text{kJ}}{\text{kg}} \Rightarrow \dot{W}_{a,out} = 2106.1104 \frac{\text{kJ}}{\text{s}}$$

$$\dot{W}_{a,out} = 2106.1104 \text{ kW} \quad \text{ωχός στροβίδου}$$

$$\eta_{th} = \frac{\text{ωχός στροβίδου } (\dot{W}_{a,out})}{\text{στική θερμότητα που παρέχεται } (q_{in})}$$

$$q_{in} = \dot{m}h_1 = 1.83 \frac{\text{kg}}{\text{s}} \cdot 3625.3 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}} \Rightarrow q_{in} = 6634.899 \text{ kJ/s}$$

$$\eta_{th} = 0.317 \quad \text{v} \quad 31.7\%$$