

**ΘΕΡΜΟΔΥΝΑΜΙΚΕΣ ΜΕΤΑΒΟΛΕΣ
ΛΥΜΕΝΑ ΘΕΜΑΤΑ ΕΞΕΤΑΣΕΩΝ**

Θέμα 1

Με βάση τα θεωρήματα Carnot αποδείξτε την ανισότητα του Clausius:

$$\frac{Q_h}{T_h} + \frac{Q_c}{T_c} \leq 1$$

1^ο θεώρημα Carnot

Ο συντελεστής απόδοσης μίας θερμικής μηχανής δεν μπορεί να είναι μεγαλύτερος από το συντελεστή απόδοσης αντιστρεπτής μηχανής Carnot, που έχει τις ίδιες θερμοκρασίες στην θερμή και ψυχρή δεξαμενή.

2^ο θεώρημα Carnot

Ο συντελεστής απόδοσης του κύκλου Carnot δεν εξαρτάται από το είδος του σώματος που εκτελεί την κυκλική διαδικασία αλλά μόνο από τη θερμοκρασία της θερμής και ψυχρής δεξαμενής.

Η μαθηματική έκφραση του 1^{ου} και του 2^{ου} θεωρήματος Carnot αποτυπώνεται στην ανισότητα του Claussius

Ο συντελεστής απόδοσης μίας μη αντιστρεπτής μηχανής Carnot (γενική περίπτωση) δίνεται από τη σχέση:

$$\eta = 1 + \frac{Q_c}{Q_h}$$

Ο συντελεστής απόδοσης μίας αντιστρεπτής μηχανής Carnot δίνεται από τη σχέση:

$$\eta_c = 1 - \frac{T_c}{T_h}$$

Σύμφωνα με τα θεωρήματα του Carnot ισχύει: $\eta \leq \eta_c$ άρα:

$$1 + \frac{Q_c}{Q_h} \leq 1 - \frac{T_c}{T_h} \Rightarrow \frac{Q_h}{T_h} + \frac{Q_c}{T_c} \leq 1$$

Ανισότητα Clausius
για το κύκλο Carnot

Θέμα 2

Σε δοχείο όγκου V_A περιέχονται ν γραμμομόρια μονοατομικού ιδανικού αερίου υπό πίεση P_A (Κατάσταση Α). Το αέριο εκτονώνεται στην αρχή ισόθερμα έως τον όγκο V_B (Κατάσταση Β) και στη συνέχεια αδιαβατικά έως τον όγκο V_Γ (Κατάσταση Γ).

α) σχεδιάστε όλη τη διαδικασία σε διάγραμμα P- V

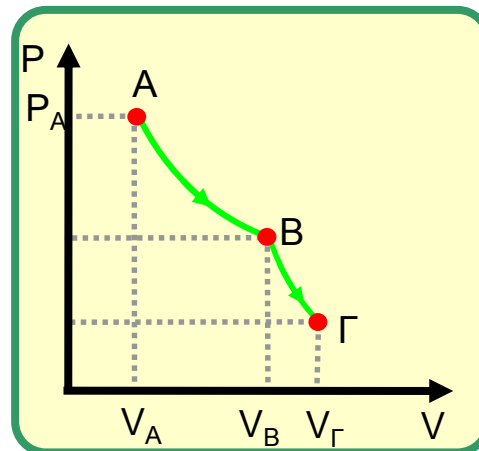
β) υπολογίστε τη θερμοκρασία για κάθε κατάσταση

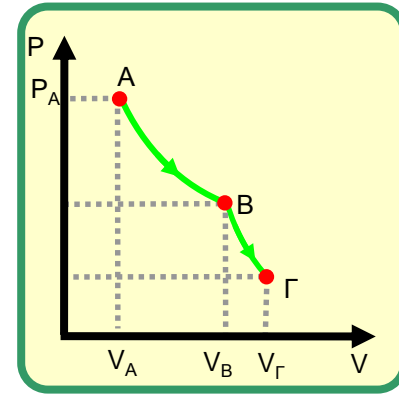
γ) υπολογίστε το ολικό έργο

δ) βρείτε πόσες φορές μεταβλήθηκε η πιθανότερη ταχύτητα των μορίων του αερίου κατά τη μετάβαση από την κατάσταση Α στην κατάσταση Γ

ε) βρείτε πόσες φορές μεταβλήθηκε κατά τη μετάβαση Α-Γ ο αριθμός των κρούσεων των μορίων με τα τοιχώματα του δοχείου στη μονάδα του χρόνου και στη μονάδα της επιφάνειας

α)





β) Από την καταστατική εξίσωση του ιδανικού αερίου θα έχουμε:

$$P_A V_A = \nu R T_A \Rightarrow T_A = \frac{P_A V_A}{\nu R}$$

Η Μεταβολή από το A στο B είναι ισόθερμη άρα θα ισχύει:

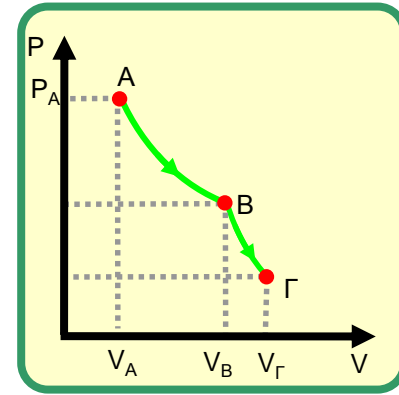
$$T_B = T_A$$

Το αέριο είναι ιδανικό μονοατομικό ($i = 3$) και συνεπώς ο συντελεστής Poisson θα είναι:

$$\gamma = \frac{i+2}{i} = \frac{5}{3}$$

Η Μεταβολή από το B στο Γ είναι αδιαβατική επομένως:

$$T_B V_B^{\gamma-1} = T_\Gamma V_\Gamma^{\gamma-1} \Rightarrow T_\Gamma = T_B \left(\frac{V_B}{V_\Gamma} \right)^{\gamma-1} \stackrel{\substack{T_B=T_A \\ \gamma=\frac{5}{3}}}{\Rightarrow} T_\Gamma = T_A \left(\frac{V_B}{V_\Gamma} \right)^{\frac{2}{3}}$$



Υ) Μεταβολή από το A → B ισόθερμη

$$W_{AB} = \int P dV = \nu R T_A \int_{V_A}^{V_B} \frac{dV}{V} = \nu R T_A \ln \frac{V_A}{V_B}$$

Μεταβολή από το B → Γ αδιαβατική

$$W_{B\Gamma} = \int P dV \stackrel{PV^\gamma = P_1 V_1^\gamma}{=} P_B V_B^\gamma \int_{V_B}^{V_\Gamma} \frac{dV}{V^\gamma} = \frac{P_B V_B^\gamma}{1-\gamma} \left[V_\Gamma^{-\gamma+1} - V_B^{-\gamma+1} \right]$$

$$\stackrel{P_B V_B = \nu R T_B}{=} \frac{\nu R T_B V_B^\gamma}{\gamma-1} \left[1 - \left(\frac{V_B}{V_\Gamma} \right)^\gamma \right] \stackrel{T_B V_B^{\gamma-1} = T_\Gamma V_\Gamma^{\gamma-1}}{=} \nu R \frac{T_\Gamma - T_B}{\gamma-1} \stackrel{\substack{T_B = T_A \\ \gamma = \frac{5}{3}}}{=} \frac{3}{2} \nu R (T_\Gamma - T_A)$$

Το ολικό έργο θα είναι:

$$W = W_{AB} + W_{B\Gamma} = \nu R T_A \ln \frac{V_A}{V_B} + \frac{3}{2} \nu R (T_\Gamma - T_A)$$

δ) η πιθανότερη ταχύτητα των μορίων μάζας m δίνεται από τη σχέση:

$$v_{\pi} = \sqrt{\frac{2kT}{m}}$$

Στην κατάσταση Α θα είναι: $v_{\pi}^{(A)} = \sqrt{\frac{2kT_A}{m}}$

Στην κατάσταση Γ θα είναι: $v_{\pi}^{(\Gamma)} = \sqrt{\frac{2kT_{\Gamma}}{m}}$

Άρα, η πιθανότερη ταχύτητα των μορίων του αερίου κατά τη μετάβαση από την κατάσταση Α στην κατάσταση Γ μεταβλήθηκε:

$$\frac{v_{\pi}^{(A)} - v_{\pi}^{(\Gamma)}}{v_{\pi}^{(A)}} = \frac{\sqrt{\frac{2kT_A}{m}} - \sqrt{\frac{2kT_{\Gamma}}{m}}}{\sqrt{\frac{2kT_A}{m}}} = \frac{\sqrt{T_A} - \sqrt{T_{\Gamma}}}{\sqrt{T_A}} = 1 - \sqrt{\frac{T_{\Gamma}}{T_A}}$$

ε) ο αριθμός των κρούσεων των μορίων με τα τοιχώματα του δοχείου στη μονάδα του χρόνου και στη μονάδα της επιφάνειας είναι η συχνότητα κρούσεων που ισχύει:

$$v = \frac{1}{4} n \langle v \rangle = \frac{1}{4} \frac{N}{V} \sqrt{\frac{8kT}{\pi m}}$$

Άρα, η συχνότητα κρούσεων των μορίων του αερίου με τα τοιχώματα του δοχείου από την κατάσταση Α στην κατάσταση Γ μεταβλήθηκε:

$$\frac{v_A - v_\Gamma}{v_A} = \frac{\frac{1}{4} \frac{N}{V_A} \sqrt{\frac{8kT_A}{\pi m}} - \frac{1}{4} \frac{N}{V_\Gamma} \sqrt{\frac{8kT_\Gamma}{\pi m}}}{\frac{1}{4} \frac{N}{V_A} \sqrt{\frac{8kT_A}{\pi m}}} = 1 - \frac{V_A}{V_\Gamma} \sqrt{\frac{T_\Gamma}{T_A}}$$

Θέμα 3

Πυρηνικός σταθμός ισχύος 2.52 GW λειτουργεί τον αντιδραστήρα του στους $T_h = 725 \text{ K}$ κι απορρίπτει στο ποτάμι νερό θερμοκρασίας $T_c = 290 \text{ K}$.

(i) Υπολογίστε το μέγιστο συντελεστή απόδοσης και το ελάχιστο ποσό θερμότητας που απορρίπτει στο ποτάμι δεχόμενοι ότι λειτουργεί σαν μηχανή Carnot

(ii) Αν ο πραγματικός συντελεστής απόδοσης είναι μόλις το 65% του μέγιστου, πόσο ποσό θερμότητας Q απορρίπτεται στο ποτάμι και πόση είναι η αύξηση της θερμοκρασίας T του ύδατος αν υπάρχει σταθερή ροή στο ποτάμι $\Pi = 165 \text{ m}^3/\text{s}$ και

(iii) πόσο πρέπει να μεταβληθεί η ροή ώστε ο βιότοπος που φιλοξενείται στο ποτάμι να μην διαταραχθεί από μεταβολή θερμοκρασίας άνω των 2 K

Δίνεται ότι το $C_{\text{υδατος}} = 4.18 \text{ J}/(\text{kg}\cdot\text{K})$.

i) Ο μέγιστος συντελεστή απόδοσης αν λειτουργεί σαν θερμική μηχανή Carnot είναι:

$$\eta_c = 1 - \frac{T_c}{T_h} \Rightarrow \eta_c = 1 - \frac{290}{725} = 0.6 = 60\%$$

το ελάχιστο ποσό θερμότητας που απορρίπτει στο ποτάμι είναι το $|Q_c|$

$$\eta_c = \frac{W}{Q_h} \Rightarrow Q_h = \frac{W}{\eta} = \frac{2.52 \text{ GW} \cdot \text{s}}{0.6} = 4.2 \text{ GJ}$$

$$\text{όμως } W = Q_h + Q_c \Rightarrow Q_c = W - Q_h = 2.52 - 4.2 = -1.68\text{GJ}$$

Άρα το ελάχιστο ποσό θερμότητας που απορρίπτει στο ποτάμι είναι

$$|Q_c| = 1.68\text{GJ}$$

(ii) αφού ο πραγματικός συντελεστής απόδοσης είναι μόλις το 65% του μέγιστου:

$$\eta_{\text{real}} = 0.65 \eta_c = 0.65 \cdot 0.60 = 0.39$$

$$\eta_{\text{real}} = \frac{W}{Q_h} \Rightarrow Q_h = \frac{W}{\eta_{\text{real}}} = \frac{2.52\text{GW} \cdot \text{s}}{0.39} = 6.46\text{GJ}$$

$$Q_c = W - Q_h = 2.52 - 6.46 = -3.94\text{GJ}$$

Το ποσό θερμότητας που απορρίπτει στο ποτάμι είναι $|Q_c| = 3.94\text{GJ}$

Σε έναν κύκλο

Η παροχή Π είναι ο όγκος του νερού στη μονάδα χρόνου που χύνεται στο ποτάμι αν πολλαπλασιάσουμε με την πυκνότητα ρ του νερού παίρνουμε τη μάζα m στη μονάδα του χρόνου.

$$\left. \begin{array}{l} \Pi = \frac{V}{T} \\ \rho = \frac{m}{V} \end{array} \right\} \Rightarrow \frac{m}{t} = \Pi \cdot \rho \Rightarrow \frac{m}{t} = 165 \frac{\text{m}^3}{\text{s}} 10^3 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3} = 165 \cdot 10^3 \frac{\text{kg}}{\text{s}}$$

Η μάζα του νερού που χύνεται σε 1 sec είναι: $165 \cdot 10^3 \text{ kg}$

Αν το νερό έχει ειδική θερμοχωρητικότητα $C_{\text{υδατος}}$ τότε θα ισχύει:

$$Q_c = m C_{\text{υδατος}} \Delta T \Rightarrow$$

$$\Delta T = \frac{Q_c}{m C_{\text{υδατος}}} \Rightarrow \Delta T = \frac{3.94 \text{ GJ}}{165 \cdot 10^3 \text{ kg} \cdot 4.18 \frac{\text{J}}{\text{kg} \cdot \text{K}}} = 5.17 \text{ K}$$

(iii) Η μάζα του νερού που χύνεται στο ποτάμι το δευτερόλεπτο πρέπει να είναι:

$$Q_c = mC_{\text{υδατος}}\Delta T \Rightarrow m = \frac{Q_c}{C_{\text{υδατος}}\Delta T} \Rightarrow$$

$$m = \frac{3.94\text{GJ}}{2\text{K} \cdot 4.18 \frac{\text{J}}{\text{kg} \cdot \text{K}}} = 4.7 \cdot 10^5 \text{kg}$$

$$\text{Άρα } \Pi \cdot \rho = \frac{m}{t} \Rightarrow \Pi = \left(\frac{\text{m}}{\text{t}} \right) \Rightarrow$$

$$\Pi = \frac{\left(4.7 \cdot 10^5 \frac{\text{kg}}{\text{s}} \right)}{10^3 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}} = 4713 \frac{\text{m}^3}{\text{kg}}$$

Άρα η ροή πρέπει να μεταβληθεί κατά

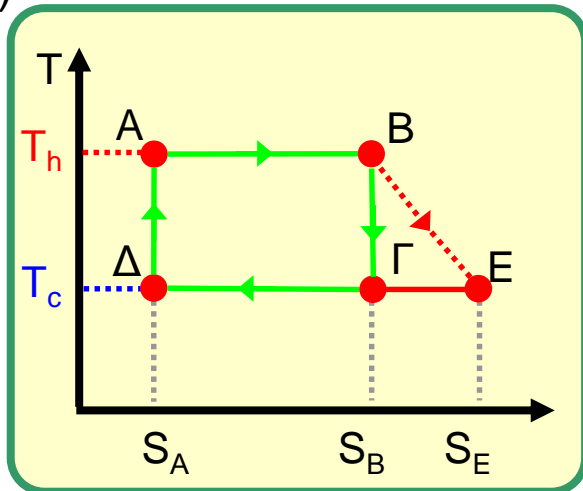
$$4713 \frac{\text{m}^3}{\text{kg}} - 165 \frac{\text{m}^3}{\text{s}} = 4548 \frac{\text{m}^3}{\text{s}}$$

Θέμα 4

Στο διάγραμμα T- S ο κύκλος ABΓΔΑ είναι αντιστρεπτός. Ο κύκλος ABEΓΔΑ είναι ΜΗ αντιστρεπτός και η μεταβολή BE θεωρείστε ότι γίνεται χωρίς ανταλλαγή θερμότητας.

- (i) Σχολιάστε τα ποσά θερμότητας που προσλαμβάνονται (Q_h) και αποδίδονται (Q_c) για τις δύο αυτές περιπτώσεις (Αντιστρεπτή και ΜΗ Αντιστρεπτή),
- (ii) τις αντίστοιχες μεταβολές της εντροπίας ΔS και
- (iii) τους αντίστοιχους συντελεστές απόδοσης η .

(i)

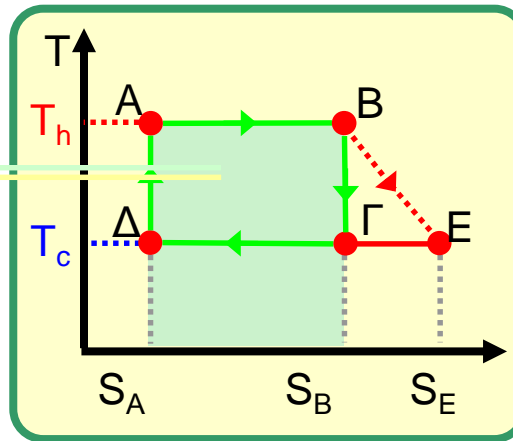


Η εντροπία για αντιστρεπτές μεταβολές ορίζεται από τη σχέση

$$dS = \frac{\delta Q}{T} \Rightarrow Q = \int TdS$$

Δηλαδή στο διάγραμμα T – S το «εμβαδό» μίας γραμμής θα αντιπροσωπεύει θερμότητα.

Η μεταβολή ΑΒΓΔ αντιστοιχεί σε μηχανή Carnot



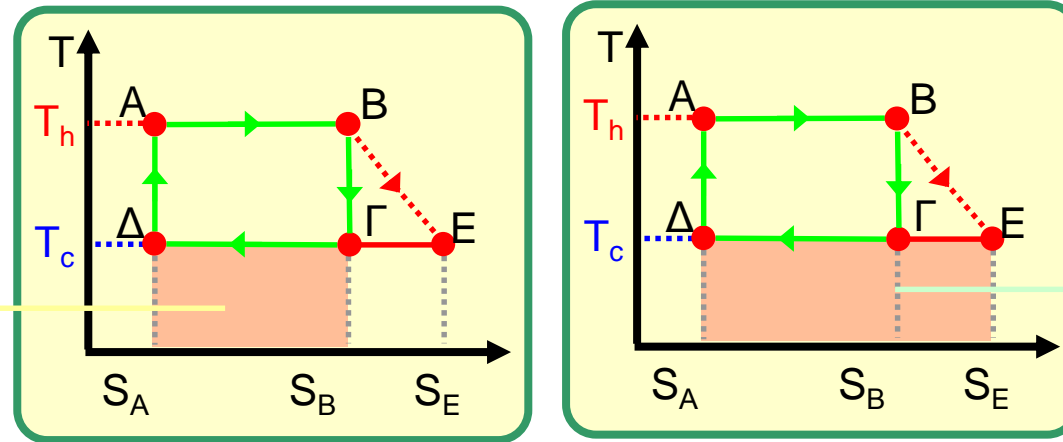
Το ποσό θερμότητας που προσλαμβάνει η αντιστρεπτή μηχανή είναι το γραμμοσκιασμένο εμβαδό

$$Q_{h,ANT} = Q_{AB} = T_h (S_B - S_A)$$

Το ποσό θερμότητας που προσλαμβάνει η αντιστρεπτή μηχανή είναι το ίδιο με την Μη αντιστρεπτή διότι η μεταβολή ΒΕ δίνεται ότι είναι αδιαβατική (στην πραγματικότητα δεν έχει αυτό το σχήμα αν ήταν ιδανικό αέριο) άρα:

$$Q_{h,MHANT} = Q_{AB} = Q_{h,ANT}$$

Δηλαδή, απορροφούν την ίδια θερμότητα από τη θερμή δεξαμενή θερμότητας (με θερμοκρασία T_h)



Το ποσό θερμότητας που αποδίδει η αντιστρεπτή μηχανή στη ψυχρή δεξαμενή είναι

$$Q_{c,ANT} = Q_{\Gamma\Delta} = T_c (S_A - S_B)$$

Το ποσό θερμότητας που αποδίδει η Μη αντιστρεπτή μηχανή στη ψυχρή δεξαμενή είναι:

$$Q_{c,MH ANT} = Q_{E\Delta} = T_c (S_\Delta - S_E)$$

$$\text{Άρα } |Q_{c,MH ANT}| > |Q_{c,ANT}|$$

Δηλαδή, ο μη αντιστρεπτός κύκλος αποβάλλει περισσότερα ποσά θερμότητα στην ψυχρή δεξαμενή θερμότητας (θερμοκρασίας T_c)

(ii) Η μεταβολή της εντροπίας για τον αντιστρεπτό κύκλο είναι μηδενική και ισχύει:

$$\Delta S_{\text{ΟΛΙΚΟ},A} = 0 \Rightarrow \Delta S_{AB} = -\Delta S_{\Gamma\Delta}$$

και συμφωνεί με το 2^ο θερμοδυναμικό Νόμο

Η μεταβολή της εντροπίας για τον μη αντιστρεπτό δεν είναι μηδενική και ισχύει:

$$\Delta S_{E\Delta} > \Delta S_{\Gamma\Delta} \Rightarrow \Delta S_{\text{ΟΛΙΚΟ,ΜΑ}} > 0$$

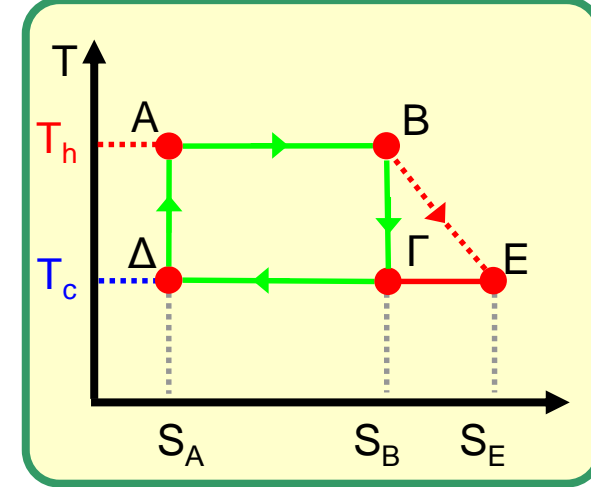
και συμφωνεί με το 2^ο θερμοδυναμικό Νόμο

(iii) Η απόδοση των δύο κύκλων θα είναι:

$$\eta_{AN} = 1 - \frac{|Q_{c,AN}|}{Q_{h,AN}} = 1 - \frac{T_c}{T_h} > 1 - \frac{|Q_{c,MH\ AN}|}{Q_{h,MH\ AN}} = \eta_{MH\ AN}$$

και συμφωνεί με το 1^ο θεώρημα του Carnot:

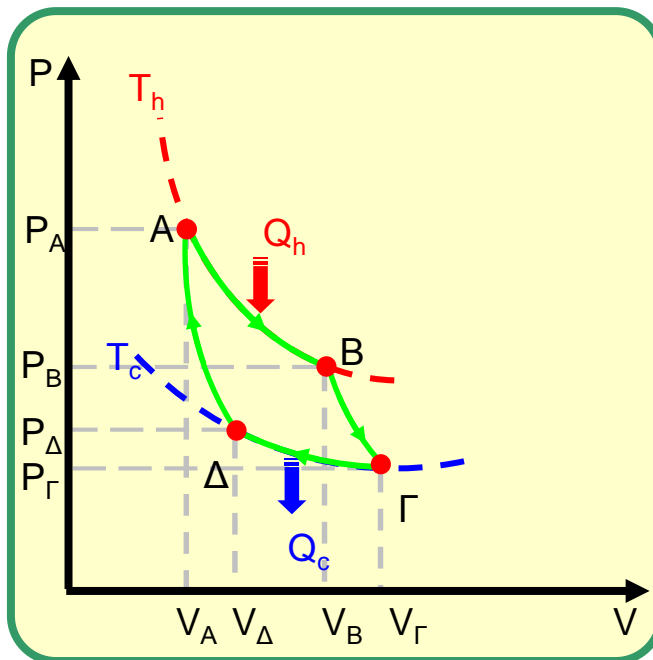
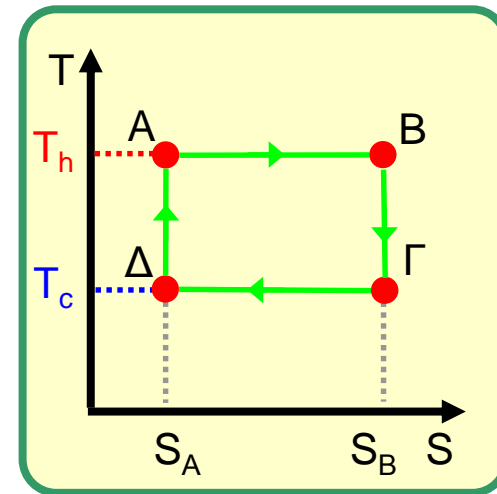
Ο συντελεστής απόδοσης μίας θερμικής μηχανής δεν μπορεί να είναι μεγαλύτερος από το συντελεστή απόδοσης αντιστρεπτής μηχανής Carnot, που έχει τις ίδιες θερμοκρασίες στην θερμή και ψυχρή δεξαμενή.



Θέμα 5

Σχεδιάστε τον κύκλο Carnot σε διάγραμμα T, S και υπολογίστε τον συντελεστή απόδοσής του με τη βοήθεια της εντροπίας.

Ο κύκλος του **Carnot** αποτελείται από δύο ισόθερμες και δύο αδιαβατικές μεταβολές και στο διάγραμμα $T - S$ έχει τη μορφή ορθογωνίου παραλληλογράμμου.

Διάγραμμα $P - V$  \Rightarrow Διάγραμμα $T - S$ 

Η εντροπία για αντιστρεπτές μεταβολές ορίζεται από τη σχέση

$$dS = \frac{\delta Q}{T} \Rightarrow Q = \int TdS$$

Δηλαδή στο διάγραμμα $T - S$ το «εμβαδό» μίας γραμμής θα αντιπροσωπεύει θερμότητα.

$$Q_{AB} = T_h (S_B - S_A)$$

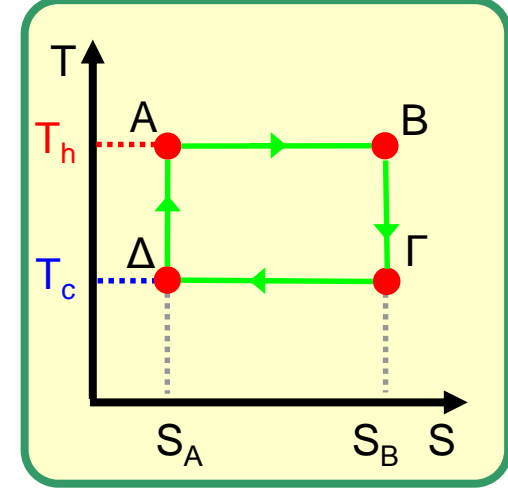
$$Q_{B\Gamma} = 0$$

$$Q_{\Gamma\Delta} = T_c (S_\Delta - S_B) = T_c (S_A - S_B) = -T_c (S_B - S_A)$$

$$Q_{\Delta A} = 0$$

Ο συντελεστής απόδοσης της μηχανής Carnot θα είναι:

$$\eta = 1 + \frac{Q_{\Gamma\Delta}}{Q_{AB}} = 1 + \frac{-T_c (S_B - S_A)}{T_h (S_B - S_A)} = 1 - \frac{T_c}{T_h}$$



Θέμα 6

Ένα γραμμομόριο ιδανικού μονοατομικού αερίου εκτελεί σε θερμική μηχανή κύκλο Carnot μεταξύ θερμοστατών με θερμοκρασίες $\theta_1 = 127^\circ \text{C}$ και $\theta_2 = 27^\circ \text{C}$.

Ο ελάχιστος όγκος του αερίου κατά τον κύκλο είναι $V_1 = 5 \text{ l}$ και ο μέγιστος $V_2 = 20 \text{ l}$. α)

Πόση θερμότητα παίρνει από το θερμαντικό σώμα σε έναν κύκλο;

β) Πόση θερμότητα αποδίδει σε έναν κύκλο;

γ) Πόσο έργο παράγει αυτή η μηχανή σε έναν κύκλο;

δ) Αν η μηχανή λειτουργήσει ως ψυκτική, πόση θα είναι η αποδοτικότητά της;

Δίνεται $R = 8,31 \text{ J}/(\text{mole} \cdot \text{K})$.

Η θερμοκρασία της θερμής δεξαμενής είναι:

$$T_h = 273 + 127 = 400\text{K}$$

Η θερμοκρασία της ψυχρής δεξαμενής είναι:

$$T_c = 273 + 27 = 300\text{K}$$

Ο ελάχιστος όγκος του αερίου κατά τον κύκλο είναι:

$$V_1 = 5\text{L} = 5 \cdot 10^{-3} \text{m}^3 = V_A$$

Ο μέγιστος όγκος του αερίου κατά τον κύκλο είναι:

$$V_2 = 20\text{L} = 20 \cdot 10^{-3} \text{m}^3 = V_\Gamma$$

Εφόσον το αέριο είναι ιδανικό μονοατομικό ($i = 3$)

$$C_p = \frac{3}{2}R \quad C_v = \frac{5}{2}R \quad \gamma = \frac{5}{3}$$

Στην κατάσταση Α έχουμε:

$$V_A = 5 \cdot 10^{-3} \text{ m}^3 \quad T_A = 400 \text{ K}$$

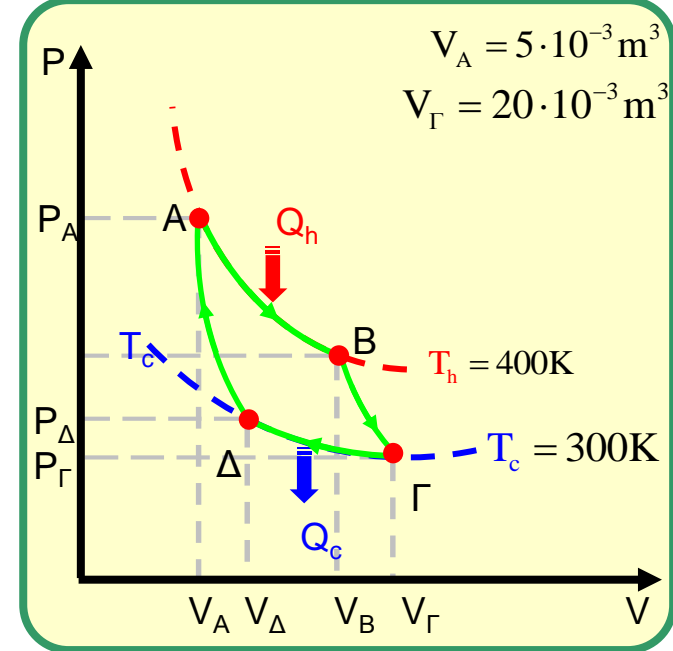
Η μεταβολή Β → Γ είναι αδιαβατική και ισχύει:

$$T_B V_B^{\gamma-1} = T_\Gamma V_\Gamma^{\gamma-1} \Rightarrow V_B = \left(\frac{T_\Gamma}{T_B} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}} V_\Gamma \Rightarrow$$

$$V_B = \left(\frac{300}{400} \right)^{\frac{1}{3-1}} 20 \cdot 10^{-3} \text{ m}^3 = 13 \cdot 10^{-3} \text{ m}^3$$

Η μεταβολή Δ → Α είναι αδιαβατική και όμοια βρίσκουμε

$$V_\Delta = \left(\frac{T_A}{T_\Delta} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}} V_A \Rightarrow V_\Delta = 7.7 \cdot 10^{-3} \text{ m}^3$$



α) Η θερμότητα που προσλαμβάνει σε έναν κύκλο είναι:

$$Q_{A \rightarrow B} = W_{A \rightarrow B} = \int P dV = \nu R T_A \int_{V_A}^{V_B} \frac{dV}{V} = \nu R T_A \ln \frac{V_B}{V_A}$$

Q_h

Αντικαθιστώντας έχουμε:

$$Q_h = 1 \cdot 8.31 \cdot 400 \ln \frac{13}{5} \text{ J} = 3.176 \text{ kJ}$$

β) Η θερμότητα που αποδίδει σε έναν κύκλο όμοια είναι:

$$Q_{\Gamma \rightarrow \Delta} = W_{\Gamma \rightarrow \Delta} = \nu R T_{\Delta} \ln \frac{V_{\Delta}}{V_{\Gamma}}$$

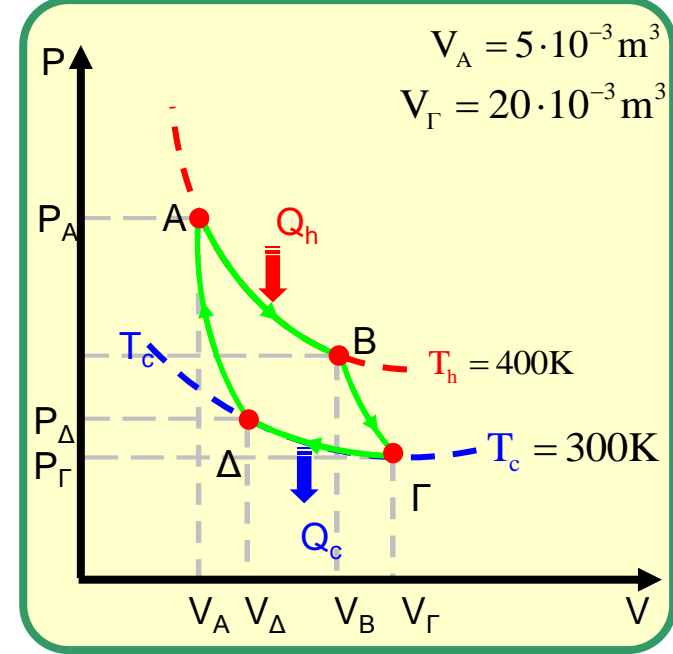
Q_c

Αντικαθιστώντας έχουμε:

$$Q_c = 1 \cdot 8.31 \cdot 300 \ln \frac{7.7}{20} \text{ J} = -2.380 \text{ kJ}$$

γ) Η μεταβολή της εσωτερικής ενέργειας σε έναν κύκλο είναι μηδέν και συνεπώς το έργο που παράγει η μηχανή θα είναι:

$$W = Q_h + Q_c = 0.796 \text{ kJ} = 796 \text{ J}$$



δ) Η απόδοση μίας κυκλικής διεργασίας της θερμικής μηχανής είναι:

$$\eta = \frac{W}{Q_h}$$

ωφέλιμη ενέργεια
δαπανώμενη ενέργεια

Αντικαθιστώντας έχουμε:

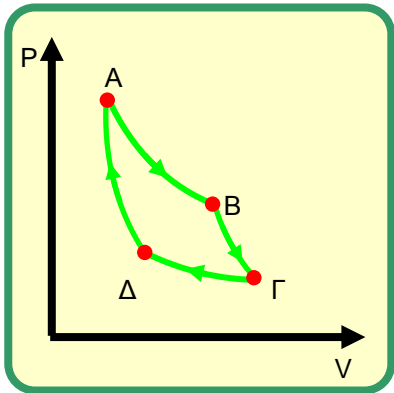
$$\eta = \frac{0.796\text{kJ}}{3.176\text{kJ}} = 0.25$$

Αν η μηχανή λειτουργήσει ανάποδα δηλαδή ως ψυκτική ο συντελεστής απόδοσης της θα είναι:

$$\xi_{\psi} = \frac{|Q_c|}{W} = \frac{1}{\eta} - 1 = 3$$

Θέμα 7

Ένα γραμμομόριο ιδανικού αερίου (γνωστή η γραμμομοριακή θερμοχωρητικότητα C_V) εκτελεί κύκλο που αποτελείται από δυο ισόθερμες διαδικασίες A-B και Γ-Δ και δυο πολυτροπικές B-Γ και Δ-A (βλέπε σχήμα) με γραμμομοριακή θερμοχωρητικότητα C_o . Υπολογίστε το έργο που εκτελεί το αέριο και τη θερμότητα που παίρνει σ' όλες τις διαδικασίες. Υπολογίστε το συντελεστή απόδοσης του κύκλου. Γνωστά θεωρούνται επίσης τα T_A, T_Δ, V_A, V_B .



Μεταβολή από το A → B ισόθερμη

$$\Delta U_{AB} = 0$$

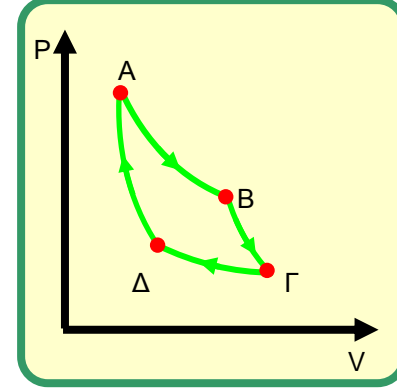
$$Q_{AB} = W_{AB} = \int_A^B P dV = \nu R T_A \int_{V_A}^{V_B} \frac{dV}{V} = \nu R T_A \ln \frac{V_B}{V_A}$$

Μεταβολή από το B → Γ πολυτροπική

$$\Delta U_{B\Gamma} = \nu C_V \Delta T = C_V (T_\Gamma - T_B) \stackrel{\substack{T_\Gamma = T_\Delta \\ T_B = T_A}}{=} C_V (T_\Delta - T_A)$$

$$Q_{B\Gamma} = \nu C_o \Delta T = C_o (T_\Gamma - T_B) = C_V (T_\Delta - T_A)$$

$$W_{B\Gamma} = Q_{B\Gamma} - \Delta U_{B\Gamma} = (C_o - C_V)(T_\Delta - T_A)$$



Μεταβολή από το $\Gamma \rightarrow \Delta$ ισόθερμη

$$\Delta U_{\Gamma\Delta} = 0$$

$$Q_{\Gamma\Delta} = W_{\Gamma\Delta} = \int_{\Gamma}^{\Delta} P dV = \nu R T_{\Gamma} \int_{V_{\Gamma}}^{V_{\Delta}} \frac{dV}{V} = R T_{\Gamma} \ln \frac{V_{\Delta}}{V_{\Gamma}} \stackrel{T_{\Gamma}=T_{\Delta}}{=} R T_{\Delta} \ln \frac{V_{\Delta}}{V_{\Gamma}}$$

Μεταβολή από το $\Delta \rightarrow A$ πολυτροπική

$$\Delta U_{\Delta A} = \nu C_V \Delta T = C_V (T_A - T_{\Delta})$$

$$Q_{\Delta A} = \nu C_o \Delta T = C_o (T_A - T_{\Delta})$$

$$W_{\Delta A} = Q_{\Delta A} - \Delta U_{\Delta A} = (C_o - C_V)(T_A - T_{\Delta})$$

διότι

Επειδή η μεταβολή $B \rightarrow \Gamma$ είναι πολυτροπική ισχύει: $T_B V_B^{s-1} = T_{\Gamma} V_{\Gamma}^{s-1} \stackrel{\substack{T_A=T_B \\ T_{\Gamma}=T_{\Delta}}}{\Rightarrow} T_A V_B^{s-1} = T_{\Delta} V_{\Gamma}^{s-1} \quad (1)$

Επειδή η μεταβολή $\Delta \rightarrow A$ είναι πολυτροπική ισχύει: $T_A V_A^{s-1} = T_{\Delta} V_{\Delta}^{s-1} \quad (2)$

Διαιρώντας (2) προς (1) έχουμε: $\frac{V_A}{V_B} = \frac{V_{\Delta}}{V_{\Gamma}}$

Το έργο που παράγει η μηχανή σε έναν κύκλο είναι:

$$\left. \begin{aligned}
 W_{AB} &= RT_A \ln \frac{V_B}{V_A} \\
 W_{B\Gamma} &= (C_V - C_o)(T_A - T_\Delta) \\
 W_{\Gamma\Delta} &= RT_\Delta \ln \frac{V_A}{V_B} \\
 W_{\Delta A} &= (C_o - C_V)(T_A - T_\Delta)
 \end{aligned} \right\} \Rightarrow$$

$$\begin{aligned}
 W &= W_{AB} + W_{B\Gamma} + W_{\Gamma\Delta} + W_{\Delta A} = \\
 &= RT_A \ln \frac{V_B}{V_A} + (C_V - C_o)(T_A - T_\Delta) + \\
 &+ RT_\Delta \ln \frac{V_A}{V_B} + (C_o - C_V)(T_A - T_\Delta) = \\
 &= RT_A \ln \frac{V_B}{V_A} - RT_\Delta \ln \frac{V_B}{V_A} = \\
 &= R(T_A - T_\Delta) \ln \frac{V_B}{V_A}
 \end{aligned}$$

Η θερμότητα που απορροφάει η μηχανή σε έναν κύκλο είναι:

$$Q_h = Q_{\Delta A} + Q_{AB} = RT_A \ln \frac{V_B}{V_A} + C_o(T_A - T_\Delta)$$

Ο συντελεστής απόδοσης της θερμικής μηχανής είναι:

$$\eta = \frac{W}{Q_h} = \frac{R(T_A - T_\Delta) \ln \frac{V_B}{V_A}}{RT_A \ln \frac{V_B}{V_A} + C_o(T_A - T_\Delta)}$$