

Τμήμα Μηχανολόγων Μηχανικών, Σχολή Μηχανικών Ελληνικό Μεσογειακό Πανεπιστήμιο

Γ' εξάμηνο

Μάθημα Εφαρμ. Θερμοδυναμική Ι/ 4^η Ενότητα μαθήματος: Ιδανικό αέριο- Διεργασίες αερίων

Διδάσκουσα Δρ. Κατερίνα Βαβουράκη

Google..search

Διδακτικά βιβλία για τους σπουδαστές της Ανώτατης Δημόσιας Σχολής Εμπορικού Ναυτικού (Α.Δ.Σ.Ε.Ν.):

- 1) Εφαρμοσμένη θερμοδυναμική (γ' έκδοση)
- &
- 2) Παράρτημα τεχνικής Θερμοδυναμικής





Εφαρμοσμένη θερμοδυναμική (γ' έκδοση)

Το βιβλίο αυτό απευθύνεται στους Μηχανικούς του Εμπορικού Ναυτικού και περιλαμβάνει τα βασικά λειτουργικά και θερμοδυναμικά χαρακτηριστικά μηχανών και μηχανημάτων όπως οι ΜΕΚ, οι στρόβιλοι, οι αεροσυμπιεστές, οι αεριοστρόβιλοι, οι ψυκτικές εγκαταστάσεις κ.ά.. Ο Μηχανικός του Εμπορικού Ναυτικού καλείται μέσω της Εφαρμοσμένης Θερμοδυναμικής να εφαρμόσει στην πράξη τις αρχές και τους νόμους βάσει των οποίων λειτουργούν οι μηχανικές εγκαταστάσεις του πλοίου.

Βιβλίο: Εφαρμοσμένη Θερμοδυναμική, Κ.Ζ. ΠΑΓΩΝΑΡΗ ΑΘΗΝΑ 2020





ΠΑΡΑΡΤΗΜΑ ΤΕΧΝΙΚΗΣ ΘΕΡΜΟΔΥΝΑΜΙΚΗΣ

Κωνσταντίνου Ζ. Παγωνάρη ΠΛΟΙΑΡΧΟΥ (Μ)Π.Ν. ΜΗΧΑΝΟΛΟΓΟΥ-ΜΗΧΑΝΙΚΟΥ Ν. P.G.S. ΗΠΑ



Παράρτημα τεχνικής Θερμοδυναμικής

Το τεύχος αυτό αποτελεί αναπόσπαστο μέρος του βιβλίου «Τεχνική Θερμοδυναμική», διότι περιλαμβάνει τους πίνακες και τα διαγράμματα που είναι απαραίτητα για την επίλυση των ασκήσεων επί της ύλης του βιβλίου. Ο διαχωρισμός των πινάκων και διαγραμμάτων από το βιβλίο κρίθηκε απαραίτητος, προκειμένου να μπορούν να χρησιμοποιηθούν από τους σπουδαστές στις γραπτές εξετάσεις.

Βιβλίο: Παράρτημα Τεχνικής Θερμοδυναμικής, Κ.Ζ. ΠΑΓΩΝΑΡΗ ΑΘΗΝΑ 2002

https://eclass.hmu.gr/

στο μάθημα:

ΕΦΑΡΜ. ΘΕΡΜΟΔΥΝΑΜΙΚΗ Ι Γ' εξαμ. (2021-22) (ΜΕCH215)

https://eclass.hmu.gr/courses/MECH215/

Password: thermodynamics1



Δομή του μαθήματος: Εφαρμ. Θερμοδυναμική Ι

> **15 βδομάδες**, 4ώρες/ βδομάδα= 60ώρες συνολικά

Σύμφωνα με το Πρόγραμμα Σπουδών 2019 του Τμήματος Μηχ/Μηχ/ΕΛΜΕΠΑ Ύλη μαθήματος:

- 1. Θεμελίωση των βασικών ενεργειακών μεγεθών, ορισμοί. Η έννοια του πεπερασμένου συστήματος και οι νόμοι της θερμοδυναμικής, εισαγωγική περιγραφή
- 2. Καταστατικά μεγέθη και καταστατικές εξισώσεις. Οι καθαρές ουσίες, φάσεις της ύλης. Το ιδανικό αέριο, η έννοια της ισορροπίας, η σταθερά του ιδανικού αερίου και η καταστατική εξίσωσή του
- 3. Οι μεταβολές ιδανικού αερίου
- 4. Πρώτος Θερμοδυναμικός Νόμος, μετατροπή θερμότητας σε έργο
- 5. Θερμοδυναμικοί κύκλοι, Υπολογισμοί έργου και βαθμού απόδοσης
- 6. Η έννοια της Εντροπίας, Περιγραφή και ανάλυση θερμοδυναμικών κύκλων σε πεδία πίεσης όγκου και ενθαλπίας εντροπίας
- 7. Ο Δεύτερος Θερμοδυναμικός Νόμος. Ανάλυση Θερμοδυναμικών κύκλων κινητήριων μηχανών και αντλίας θερμότητας
- 8. Αλλαγή φάσεων και εισαγωγή στην θερμοδυναμική των μιγμάτων
- 9. Γενίκευση της έννοιας της εντροπίας, Αναφορές στην στατιστική μηχανική και στην θεωρία της πληροφορίας
- 10. Ενέργεια και πληροφορία, σχεδιασμός θερμοδυναμικών συστημάτων
- 11. Από την Στατιστική Μηχανική στην Κοσμολογία, το εύρος ισχύος των νόμων της Θερμοδυναμικής και οι εφαρμογές του μηχανικού σήμερα και αύριο



Δομή του μαθήματος: Εφαρμ. Θερμοδυναμική Ι

Ενότητες μαθήματος:

Βασικές έννοιες- Ορισμοί Πρώτος Νόμος Θερμοδυναμικής Ιδιότητες καθαρής ουσίας Ιδανικά αέρια- Διεργασίες- Κλειστό Θερμοδυναμικό σύστημα Ανοιχτό Θερμοδυναμικό σύστημα- Διεργασίες Δεύτερος Νόμος Θερμοδυναμικής, Αναστρεψιμότητα Εντροπία Θερμοδυναμικοί κύκλοι

4^η **Ενότητα μαθήματος**: Ιδανικό αέριο- Διεργασίες αερίων



Ιδανικό αέριο- Διεργασίες αερίων

- Nόμος Boyle, Charles, Gay-Lussac
- > Καταστατική εξίσωση ιδανικού (τέλειου) αερίου
- Ειδική θερμότητα
- Διεργασίες αερίων- Κλειστά/ Ανοιχτά συστήματα



Ιδανικό αέριο (1/11)

Ιδανικό αέριο

- Τα μόρια του ιδανικού αερίου είναι σφαιρικά, κινούνται άτακτα και συγκρούονται ελαστικά
- Ανάμεσα στα μόρια ασκούνται δυνάμεις μόνο κατά τη στιγμή που συγκρούονται
- Ανάμεσα σε δύο διαδοχικές συγκρούσεις τα μόρια κινούνται ευθύγραμμα ομαλά

Τα ιδανικά αέρια υπακούουν στην καταστατική εξίσωση των αερίων.

Ιδανικό αέριο (2α/11)

Νόμος του Boyle

Ο όγκος ορισμένης μάζας αερίου σε σταθερή θερμοκρασία είναι αντιστρόφως ανάλογος με την πίεση του αερίου.

Μαθηματική σχέση: $V ∝ \frac{1}{p}$

Νόμος του Gay Lussac

Η πίεση ορισμένης μάζας αερίου σε σταθερό όγκο είναι ανάλογη με την απόλυτη θερμοκρασία.

Μαθηματική σχέση: P ∝ T

Νόμος του Charles

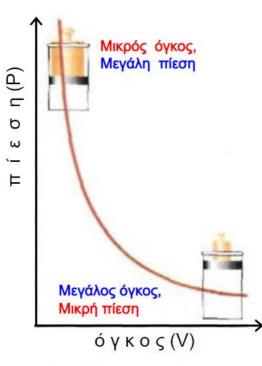
Ο όγκος ορισμένης μάζας αερίου σε σταθερή πίεση είναι ανάλογος με την απόλυτη θερμοκρασία. Μαθηματική σχέση:

 $V \propto T$

Ιδανικό αέριο (2β/11)

Νόμος Boyle





Νόμος του Boyle

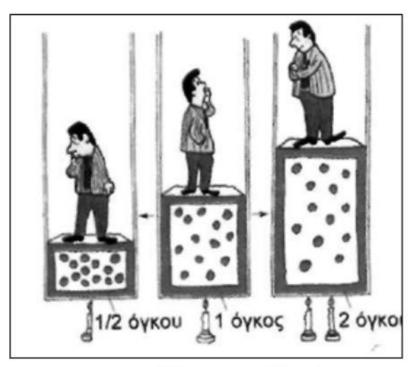
 Ο όγκος ορισμένης μάζας αερίου σε σταθερή θερμοκρασία είναι αντιστρόφως ανάλογος με την πίεση του αερίου.

Μαθηματική σχέση: $V ∝ \frac{1}{p}$

(θερμοκρασία σταθερή)



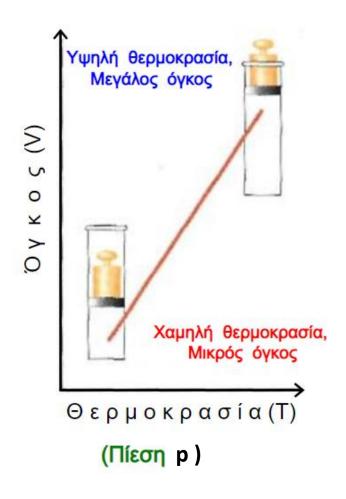
Nόμος Charles



Νόμος του Charles

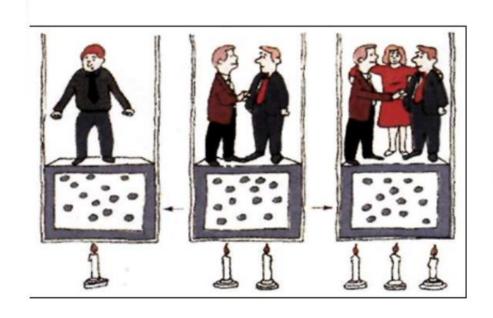
Ο όγκος ορισμένης μάζας αερίου σε σταθερή πίεση είναι ανάλογος με την απόλυτη θερμοκρασία. Μαθηματική σχέση:

 $V \propto T$



Ιδανικό αέριο (2δ/11)

Νόμος Gay-Lussac





(όγκος σταθερός)

Νόμος του Gay Lussac

Η πίεση ορισμένης μάζας αερίου σε σταθερό όγκο είναι ανάλογη με την απόλυτη θερμοκρασία.

Μαθηματική σχέση:

P ∝ T

Ιδανικό αέριο (2ε/11)

Συμπέρασμα

Για ένα οποιοδήποτε αέριο:

- P αντιστρόφως ανάλογη του V ή V ανάλογο του 1/P (N. Boyle)
- V ανάλογο του T (N. Charles)
- V ανάλογο του n, όταν P, T σταθερά (Avogadro)

Άρα:
$$V \propto \frac{n \cdot T}{P}$$
 $V = R \cdot \frac{n \cdot T}{P}$

υ, ειδικός όγκος
$$\left(\frac{m^3}{kg}\right) = \frac{V(m^3)}{m(kg)}$$

$$P \cdot V = n \cdot R \cdot T$$

R= 0.082 L.atm/mol/K P(atm), V(L)

$$p\mathbf{v} = R'T$$

Καταστατική εξίσωση (ιδανικών) αερίων

ή

$$P \cdot V = mR' T$$

R' (J/kg/K, Πίνακες Γ6 Αερίων) P (Pa), V (m³)



Ιδανικό αέριο (3/11)

ΠΙΝΑΚΑΣ Γ6. Σταθερές ἀερίων καί είδικές θερμότητες γιά χαμηλές πιέσεις.

AEPIO	M lbm/pmole	c_p Btu/lbm-R	c _p kJ/kg-K	c _v Btu/lbm-R	c_v kJ/kg-K	k	R ft/lbf/lbm-R	R kJ/kg-K
		•						
`Ασετυλίνη (C ₂ H ₂)	26.036	0.4048	1.6947	0.3285	1.3753	1.232	59.35	0.3195
`Αέρας	28.97	0.24	1.0047	0.1714	0.7176	1.4	53.34	0.287
'Αμμωνία (NH ₃)	17.032	0.499	2.089	0.382	1.5992	1.304	90.73	0.4882
'Αργόν (Α)	39.95	0.1244	0.5208	0.0747	0.3127	1.666	38.68	0.2081
Διοξείδιο ἄνθρακα (CO ₂)	44.01	0.2016	0.844	0.1565	0.6552	1.288	35.11	0.1889
Μονοξείδιο ἄνθρακα (CO)	28.01	0.2487	1.0412	0.1778	0.7444	1.399	55.17	0.2968
Χλώριο (Cl ₂)	70.914	0.1144	0.4789	0.0864	0.3617	1.324	21.79	0.1172
Αἰθάνιο (C ₂ H ₆)	30.068	0.4186	1.7525	0.3526	1.4761	1.187	51.39	0.2765
Αίθυλένιο (C2H4)	28.052	0.3654	1.5297	0.2946	1.2333	1.24	55.09	0.2964
Ήλιο (He)	4.003	1.241	5.1954	0.745	3.1189	1.666	386.04	2.077
Ύδρογόνο (Η2)	2.016	3.419	14.3136	2.434	10.190	1.4	766.54	4.125
Ύδραζίνη (Ν2Η4)	32.048	0.393	1.6453	0.33	1.3815	1.195	48.22	0.2594
Μεθάνιο (CH ₄)	16.043	0.5099	2.1347	0.3861	1.6164	1.321	96.33	0.5183
Néo (Ne)	20.183	0.246	1.0298	0.1476	0.6179	1.666	76.57	0.4120
"Αζωτο (Ν ₂)	28.016	0.2484	1.0399	0.1775	0.7431	1.399	55.16	0.2968
'Οξυγόνο (Ο2)	32	0.2194	0.9185	0.1573	0.6585	1.395	48.29	0.2598
Προπάνιο (C ₃ H ₈)	44.094	0.3985	1.6683	0.3535	1.4799	1.127	35.05	0.1886
Διοξείδιο θείου (SO ₂)	64.07	0.1487	0.6225	0.1177	0.4927	1.263	24.12	0.1298
Ύδρατμός (Η2Ο)	18.016	0.4454	1.8646	0.3352	1.4033	1.329	85.77	0.4615
Ξένο (Xe)	131.3	0.0378	0.1582	0.0227	0.0950	1.666	11,77	0.0633

Ιδανικό αέριο (4/11)

Καταστατική εξίσωση των αερίων

Συνδυάζοντας τους νόμους των Boyle, Charles και του Avogadro καταλήγουμε στη σχέση:

$$V \propto \frac{nT}{P}$$

που μετατρέπεται στη σχέση: $V = R \frac{nT}{p}$ ⇔ PV = nRTπου λέγεται καταστατική εξίσωση των αερίων.

Με το γράμμα R συμβολίζεται μία σταθερά που λέγεται παγκόσμια σταθερά των αερίων, και η τιμή της μπορεί να υπολογιστεί ως εξής:

Θεωρούμε n mol αερίου σε stp συνθήκες που καταλαμβάνουν όγκο n. 22,4 L.

Από την καταστατική εξίσωση έχουμε:

$$PV = nRT \Leftrightarrow R = \frac{PV}{nT} \Rightarrow R = \frac{1atm \cdot n22, 4L}{nmol \cdot 273K} \Rightarrow R = 0,082 \frac{atm \cdot L}{mol \cdot K}$$

$$\dot{\eta} = 8.314 \text{ J/mol/K}$$

Ιδανικό αέριο (5/11)

Παράδειγμα 1

★ Σε δοχείο όγκου V = 15 L και θερμοκρασίας Θ = 27 °C, εισάγονται 4 mol αερίου Α. Να υπολογιστεί η πίεση που ασκεί το αέριο στο δοχείο.

Δίνεται η παγκόσμια σταθερά των αερίων: R = 0,082 L·atm·K-1·mol-1

$$T = 273 + 27 = 300 K$$

Από την καταστατική εξίσωση έχουμε:

$$PV = nRT \Leftrightarrow P = \frac{nRT}{V} = \frac{4 \text{mol} \cdot 0,082 \frac{\text{Latm}}{\text{mol} K} \cdot 300 \text{ K}}{15 \text{L}} = 6,56 \text{atm}$$

Ιδανικό αέριο (6/11)

Παράδειγμα 2

* Να βρεθεί η πυκνότητα (d) του οξυγόνου (O₂) σε πίεση P = 8 atm και θερμοκρασία θ = 273 °C.

Δίνονται
$$A_w(O)=16g/mol$$
, $R=0,082L$.atm. $K^{-1}.mol^{-1}$

$$M_w(O_2)=2.16=32g/mol$$

Από την καταστατική εξίσωση έχουμε:

$$PV = nRT \Leftrightarrow PV = \frac{m}{M_w}RT \Leftrightarrow PM_w = \frac{m}{V}RT \Leftrightarrow PM_w = dRT$$

$$d = \frac{PM_w}{RT} = \frac{8atm \cdot 32g \cdot mol^{-1}}{0,082 \frac{L \cdot atm}{mol \cdot K} 546K} = 5,7 \frac{g}{L}$$

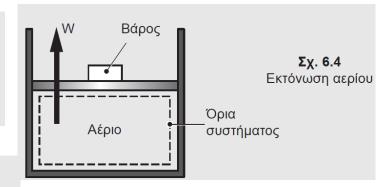


Ιδανικό αέριο (7α/11)

Παράδειγμα 1

Μέσα στον κύλινδρο του σχήματος 6.4 υπάρχει αέρας μάζας 2 kg, ο οποίος εκτονώνεται με σταθερή πίεση από θερμοκρασία 4°C και πίεση 20 bar σε θερμοκρασία 200°C.

Ζητείται το έργο που δίνει ο αέρας στο έμβολο.



Λύση

Η εκτόνωση του αερίου μέσα στο κλειστό σύστημα του σχήματος 6.4 είναι μία διεργασία σταθερής πίεσης. Γνωρίζουμε ότι το έργο ενός τέτοιου συστήματος δίνεται από την εξίσωση (3.5):

$$W = \int_{1}^{2} pdV \tag{1}$$

Αφού p = σταθερή, τότε η εξίσωση (1) γίνεται:

$$W = p \int_{1}^{2} dV = p (V_{2} - V_{1})$$
 (2)

$P \cdot V = mR'T$

R' (kJ/kg/K, Πίνακες Γ6 Αερίων)

Έχουμε ότι: m = 2 kg, R = 0,287 kJ/kgK από τον Πίνακα Γ6,

$$T_1 = 273 + 4 = 277 \text{ K}, \qquad T_2 = 273 + 200 = 473 \text{ K}$$

$$V_1 = \frac{2 \times 0.287 \times 10^3 \times 277}{20 \times 10^5} = 7.95 \times 10^{-2} \text{m}^3$$

$$V_2 = \frac{2 \times 0.287 \times 10^3 \times 473}{20 \times 10^5} = 13.58 \times 10^{-2} \text{m}^3$$

Με τις τιμές του V_1 και V_2 , από την εξίσωση (2) έχουμε το έργο του εμβόλου.

W =
$$20 \times 10^5 \times (13,58 - 7,95) \times 10^{-2} = 112,6 \text{ kJ}$$

Το έργο είναι θετικό, γιατί κατευθύνεται amo το σύστημα mpoc το περιβάλλον.



Ιδανικό αέριο (7β/11)

ΠΙΝΑΚΑΣ Γ6. Σταθερές ἀερίων καί είδικές θερμότητες γιά χαμηλές πιέσεις.

AEPIO	M lbm/pmole	c _p Btu/lbm-R	c _p kJ/kg-K	c _v Btu/lbm-R	c _v kJ/kg-K	k	R ft/lbf/lbm-R	R kJ/kg-K
`Ασετυλίνη (C ₂ H ₂)	26.036	0.4048	1.6947	0.3285	1.3753	1.232	59.35	0. 3 19 5
'Αέρας	28.97	0.24	1.0047	0.1714	0.7176	1.4	53.34	0.287
'Αμμωνία (ΝΗ,)	17.032	0.499	2.089	0.382	1.5992	1.304	90.73	0.4882
'Αργόν (Α)	39.95	0.1244	0.5208	0.0747	0.3127	1.666	38.68	0.2081
Διοξείδιο άνθρακα (CO ₂)	44.01	0.2016	0.844	0.1565	0.6552	1.288	35.11	0.1889
Μονοξείδιο άνθρακα (CO)	28.01	0.2487	1.0412	0.1778	0.7444	1.399	55.17	0.2968
Χλώριο (Cl ₂)	70.914	0.1144	0.4789	0.0864	0.3617	1.324	21.79	0.1172
Αἰθάνιο (C ₂ H ₆)	30.068	0.4186	1.7525	0.3526	1.4761	1.187	51.39	0.2765
Αίθυλένιο (C2H4)	28.052	0.3654	1.5297	0.2946	1.2333	1.24	55.09	0.2964
Ήλιο (He)	4.003	1.241	5.1954	0.745	3.1189	1.666	386.04	2.077
Ύδρογόνο (Η2)	2.016	3.419	14.3136	2.434	10.190	1.4	766.54	4.125
Ύδραζίνη (N ₂ H ₄)	32.048	0.393	1.6453	0.33	1.3815	1.195	48.22	0.2594
Μεθάνιο (CH ₄)	16.043	0.5099	2.1347	0.3861	1.6164	1.321	96.33	0.5183
Néo (Ne)	20.183	0.246	1.0298	0.1476	0.6179	1.666	76.57	0.4120
"Αζωτο (N ₂)	28.016	0.2484	1.0399	0.1775	0.7431	1.399	55.16	0.2968
'Οξυγόνο (Ο ₂)	32	0.2194	0.9185	0.1573	0.6585	1.395	48.29	0.2598
Προπάνιο (C ₃ H ₈)	44.094	0.3985	1.6683	0.3535	1.4799	1.127	35.05	0.1886
Διοξείδιο θείου (SO ₂)	64.07	0.1487	0.6225	0.1177	0.4927	1.263	24.12	0.1298
Ύδρατμός (H₂O)	18.016	0.4454	1.8646	0.3352	1.4033	1.329	85.77	0.4615
Ξένο (Xe)	131.3	0.0378	0.1582	0.0227	0.0950	1.666	11.77	0.0633



Ιδανικό αέριο (8/11)

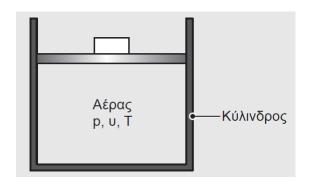
Παράδειγμα 2

Ο αέρας θεωρείται τέλειο αέριο που έχει σταθερά R=0.287~kJ/kgK. Εάν μέσα στον κύλινδρο του σχήματος 6.5 υπάρχει αέρας με θερμοκρασία $80^{\circ}C$ και όγκο $2~m^3$, ζητείται να βρεθεί η πίεση του αέρα, εάν η μάζα του είναι 20~kg.

Λύση

$$P \cdot V = mR'T$$

 $1kPa = 10^3 Pa$ $1bar = 10^5 Pa = 10^2 kPa$



Σχ. 6.5 Διάταξη εμβόλου - κυλίνδρου (κλειστό σύστημα)

T=273+80= 353K

$$p = \frac{20 \times 0,287 \times 353}{2} = 1013 \text{ kN/m}^2 \quad \acute{\eta} \quad 10,13 \text{ bar}$$

$$\frac{(kg).\left(\frac{kJ}{kg.K}\right).K}{m^3} = \frac{kJ}{m^3} = \frac{kN}{m^2}$$

1bar=
$$10^5$$
 Pa (N/m²)
1kPa = 10^3 Pa



Ιδανικό αέριο (9α/11)

Ειδική θερμότητα

Ο όρος ειδική θερμότητα ή θερμοχωρητικότητα μάς είναι γνωστός από τη Φυσική, όπου ορίζεται ότι: «Η ειδική θερμότητα ενός σώματος είναι το ποσό της θερμότητας που απαιτείται να δοθεί στη μονάδα μάζας του σώματος για να ανέλθει η θερμοκρασία του κατά έναν βαθμό».

Η ειδική θερμότητα με σταθερή πίεση c_p είναι η μεταβολή της ειδικής ενθαλπίας του αερίου σε συνάρτηση με τη θερμοκρασία, όταν η πίεση παραμένει σταθερή.

Με σύμβολα, αυτό γράφεται ως:

$$c_p = \frac{dh}{dt} \quad \acute{\eta} \quad c_p = \frac{h_2 - h_1}{t_2 - t_1}$$
 (6.8)

όπου: h₁, h₂, η ειδική ενθαλπία του αερίου στην αρχή και στο τέλος της διεργασίας με σταθερή πίεση σε kJ/kg

 $t_1,\,t_2,\,\,\,$ η θερμοκρασία του αερίου στην αρχή και το τέλος της διεργασίας σε $\,$ Κ



Ιδανικό αέριο (9β/11)

Η ειδική θερμότητα με σταθερό όγκο c_u είναι η μεταβολή της ειδικής εσωτερικής ενέργειας του αερίου σε συνάρτηση με τη θερμοκρασία, όταν ο όγκος παραμένει σταθερός.

Με σύμβολα, αυτό γράφεται ως:

$$c_{u} = \frac{du}{dt}$$
 $\acute{\eta}$ $c_{u} = \frac{u_{2} - u_{1}}{t_{2} - t_{1}}$ (6.9)

όπου: u_1 , u_2 η ειδική εσωτερική ενέργεια του αερίου στην αρχή και στο τέλος της διεργασίας με σταθερό όγκο σε kJ/kg

 $t_1,\,t_2\,$ η θερμοκρασία του αερίου στην αρχή και στο τέλος της διεργασίας σε $\,$ $\,$ $\,$ $\,$ $\,$ $\,$ $\,$ $\,$

Ιδανικό αέριο (10α/11)

Μεταξύ της ειδικής θερμότητας c_p και c_u υπάρχει η σχέση:

$$c_p - c_u = R \tag{6.10}$$

δηλαδή η διαφορά μεταξύ c_p και c_u είναι πάντα σταθερή και ίση με τη σταθερά του αερίου R.

Επίσης πολλές φορές δίνεται ο λόγος του c_p και c_u , που ορίζεται ως:

$$k = \frac{c_p}{c_0} \tag{6.11}$$

Τιμές του k δίνονται επίσης και στον Πίνακα Γ6.



Ιδανικό αέριο (10β/11)

ΠΙΝΑΚΑΣ Γ6. Σταθερές ἀερίων καί είδικές θερμότητες γιά χαμηλές πιέσεις.

AEPIO	M lbm/pmole	c _p Btu/lbm-R	c _p lkJ/kg-K	<i>c_v</i> Btu/lbm-R	c _v kJ/kg-K	k	R ft/lbf/lbm-R	<i>R</i> kJ/kg-K
'Ασετυλίνη (C ₂ H ₂)	26.036	0.4048	1.6947	0.3285	1.3753	1.232	59.35	0.3195
'Αέρας	28.97	0.24	1.0047	0.1714	0.7176	1.232	53.34	0.3193
'Αμμωνία (NH ₃)	17.032	0.499	2.089	0.1714	1.5992	1.304	90.73	0.4882
Άργόν (Α)	39.95	0.1244	0.5208	0.382	0.3127	1.666	38.68	0.4662
Διοξείδιο ἄνθρακα (CO ₂)	44.01	0.2016	0.3208	0.1565	0.5127	1.288	35.11	0.2081
Μονοξείδιο άνθρακα (CO)	28.01	0.2487	1.0412	0.1778	0.0332	1.399	55.17	0.1889
Χλώριο (Cl ₂)	70.914	0.1144		0.1778	0.7444			
		0.4186	0.4789 1.7525	0.3526	1.4761	1.324	21.79	0.1172
Αίθάνιο (C ₂ H ₆)	30.068					1.187	51.39	0.2765
Αἰθυλένιο (C ₂ H ₄)	28.052	0.3654	1.5297	0.2946	1.2333	1.24	55.09	0.2964
Ήλιο (He)	4.003	1.241	5.1954	0.745	3.1189	1.666	386.04	2.077
Υδρογόνο (H ₂)	2.016	3.419	14.3136	2.434	10.190	1.4	766.54	4.125
Ύδραζίνη (Ν ₂ Η ₄)	32.048	0.393	1.6453	0.33	1.3815	1.195	48.22	0.2594
Μεθάνιο (CH ₄)	16.043	0.5099	2.1347	0.3861	1.6164	1.321	96.33	0.5183
Néo (Ne)	20.183	0.246	1.0298	0.1476	0.6179	1.666	76.57	0.4120
"Αζωτο (N ₂)	28.016	0.2484	1.0399	0.1775	0.7431	1.399	55.16	0.2968
'Οξυγόνο (Ο₂)	32	0.2194	0.9185	0.1573	0.6585	1.395	48.29	0.2598
Προπάνιο (C ₃ H ₈)	44.094	0.3985	1.6683	0.3535	1.4799	1.127	35.05	0.1886
Διοξείδιο θείου (SO ₂)	64.07	0.1487	0.6225	0.1177	0.4927	1.263	24.12	0.1298
Ύδρατμός (Η₂Ο)	18.016	0.4454	1.8646	0.3352	1.4033	1.329	85.77	0.4615
Ξένο (Xe)	131.3	0.0378	0.1582	0.0227	0.0950	1.666	11.77	0.0633



Ιδανικό αέριο (11/11)

Παράδειγμα

Για ένα αέριο η σταθερά R είναι 0,4615 kJ/kgK και ο συντελεστής k είναι 1,329. Ζητείται να υπολογιστεί το $c_{\scriptscriptstyle D}$ και $c_{\scriptscriptstyle U}$ του αερίου.

Λύση

$$c_p - c_u = R = 0,4615$$

$$\frac{c_p}{c_u} = k = 1,329$$

Έχουμε ένα σύστημα δύο εξισώσεων με δύο αγνώστους, c_p και c_u . Από τη λύση του προκύπτει ότι:

$$c_p = 1,8642 \text{ kJ/kgKI}$$
 $c_u = 1,4027 \text{ kJ/kgK}$



Διεργασίες αερίων (1/14)

Κλειστά συστήματα

Διεργασία υπό σταθερή πίεση

Ο Πρώτος Θερμοδυναμικός Νόμος για το κλειστό σύστημα μάς δίνει, εξίσωση (4.10):

$$Q = (U_f - U_i) + W$$

(6.12)

Η μεταβολή της ενθαλπίας του αερίου οφείλεται στη θερμότητα που δώσαμε στο σύστημα και είναι ίση με:

$$H_2 - H_1 = Q_{12}$$

(6.13)

Για τέλεια αέρια η θερμότητα αυτή προσδιορίζεται από την εξίσωση (6.8):

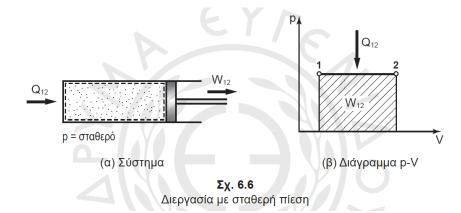
$$Q_{12} = H_2 - H_1 = mc_p (T_2 - T_1)$$
 (6.13a)

Επίσης, το έργο W₁₂ που παράγεται, ισούται με:

$$W_{12} = p(V_2 - V_1) \tag{6.14}$$

και στο διάγραμμα p - V παριστάνεται από την επιφάνεια κάτω από τη γραμμή 1-2 [σχ. 6.6(β)]. Με βάση τη χαρακτηριστική εξίσωση του τέλειου αερίου, εξίσωση (6.6), η πιο πάνω σχέση γράφεται επίσης ως:

$$W_{12} = mR (T_2 - T_1)$$
 (6.14a)





Διεργασίες αερίων (2/14)

Παράδειγμα 1

Σε ένα σύστημα κυλίνδρου - εμβόλου έχουμε 1 kg αέρα, τον οποίο θερμαίνουμε με σταθερή πίεση 350 kPa. Η εσωτερική ενέργεια και η θερμοκρασία αυξάνονται κατά 200 kj και 70 K αντίστοιχα. Εάν το έργο που παράγεται είναι 100 kJ, να προσδιοριστεί: α) Η μεταβολή του όγκου και β) το c_p .

Λύση

α) Για το κλειστό αυτό σύστημα ο Πρώτος Θερμοδυναμικός Νόμος είναι:

$$Q_{12} = \Delta U + W_{12} \tag{1}$$

Από την εξίσωση (6.14) έχουμε ότι η μεταβολή του όγκου ΔV που ζητάμε είναι:

$$\Delta V = \frac{W}{p} = \frac{100}{350} = 0.286 \text{ m}^3$$

μονάδες

$$\frac{W}{P} = \frac{J}{Pa} = \frac{J}{N/m^2} = \frac{J}{N} \cdot m^2$$
$$= \frac{N \cdot m}{N} \cdot m^2 = m^3$$

$$Q_{12} = mc_p (T_2 - T_1)$$
 ή $c_p = \frac{Q_{12}}{m (T_2 - T_1)}$ $\frac{kJ}{kg. K}$ οπότε $c_p = \frac{300}{1 \times 70} = 4,286 (kJ/kgK)$

Διεργασίες αερίων (3α/14)

Παράδειγμα 2

Σε έναν κύλινδρο με έμβολο υπάρχουν 0,5 kg αέρα, ο οποίος, καθώς θερμαίνεται, εκτονώνεται με σταθερή πίεση 2,5 bar από αρχική θερμοκρασία 10°C σε τελική θερμοκρασία 300°C. Ζητείται να βρεθεί: α) Το ποσό της θερμότητας που δόθηκε στη διάρκεια της θέρμανσης του αερίου, β) το έργο που έδωσε το έμβολο και γ) η αλλαγή της ενθαλπίας και της εσωτερικής ενέργειας.

Λύση

Από την εξίσωση (6.13α):

 $Q_{12} = H_2 - H_1 = mc_p (T_2 - T_1) = 0.5 \times 1.0047 \times (573 - 283) = 145.68 \text{ kJ}$

$$T_1$$
=10+273=283K
 T_2 =300+273=573K

$$W_{12} = mR (T_2 - T_1) = 0.5 \times 0.287 x (573 - 283) = 41.62 kJ$$

$$U_2 - U_1 = Q_{12} - W_{12} = 145,68 - 41,62 = 104,06 \text{ kJ}$$

Από το πρόσημο της θερμότητας Q και του έργου W βλέπουμε ότι στο σύστημα δώσαμε θερμότητα και από αυτό πήραμε μηχανικό έργο.



Διεργασίες αερίων (3β/14)

ΠΙΝΑΚΑΣ Γ6. Σταθερές ἀερίων καί είδικές θερμότητες γιά χαμηλές πιέσεις.

AEPIO	M lbm/pmole	C _p Btu/lbm-R	c _p kJ/kg-K	C _v Btu/lbm-R	c _v kJ/kg-K	k	R ft/lbf/lbm-R	R kJ/kg-K
`Ασετυλίνη (C ₂ H ₂)	26.036	0.4048	1.6947	0.3285	1.3753	1.232	59.35	0.3195
'Αέρας	28.97	0.24	1.0047	0.1714	0.7176	1.4	53.34	0.287
'Αμμωνία (ΝΗ3)	17.032	0.499	2.089	0.382	1.5992	1.304	90.73	0.4882
'Αργόν (Α)	39.95	0.1244	0.5208	0.0747	0.3127	1.666	38.68	0.2081
Διοξείδιο άνθρακα (CO ₂)	44.01	0.2016	0.844	0.1565	0.6552	1.288	35.11	0.1889
Μονοξείδιο άνθρακα (CO)	28.01	0.2487	1.0412	0.1778	0.7444	1.399	55.17	0.2968
Χλώριο (Cl ₂)	70.914	0.1144	0.4789	0.0864	0.3617	1.324	21.79	0.1172
Αίθάνιο (C ₂ H ₆)	30.068	0.4186	1.7525	0.3526	1.4761	1.187	51.39	0.2765
Αἰθυλένιο (C ₂ H ₄)	28.052	0.3654	1.5297	0.2946	1.2333	1.24	55.09	0.2964
Ήλιο (He)	4.003	1.241	5.1954	0.745	3.1189	1.666	386.04	2.077
Ύδρογόνο (Η2)	2.016	3.419	14.3136	2.434	10.190	1.4	766.54	4.125
Ύδραζίνη (Ν2Η4)	32.048	0.393	1.6453	0.33	1.3815	1.195	48.22	0.2594
Μεθάνιο (CH ₄)	16.043	0.5099	2.1347	0.3861	1.6164	1.321	96.33	0.5183
Néo (Ne)	20.183	0.246	1.0298	0.1476	0.6179	1.666	76.57	0.4120
"Αζωτο (N ₂)	28.016	0.2484	1.0399	0.1775	0.7431	1.399	55.16	0.2968
'Οξυγόνο (Ο2)	32	0.2194	0.9185	0.1573	0.6585	1.395	48.29	0.2598
Προπάνιο (C ₃ H ₈)	44.094	0.3985	1.6683	0.3535	1.4799	1.127	35.05	0.1886
Διοξείδιο θείου (SO ₂)	64.07	0.1487	0.6225	0.1177	0.4927	1.263	24.12	0.1298
Ύδρατμός (Η₂Ο)	18.016	0.4454	1.8646	0.3352	1.4033	1.329	85.77	0.4615
Ξένο (Xe)	131.3	0.0378	0.1582	0.0227	0.0950	1.666	11.77	0.0633



Διεργασίες αερίων (4/14)

Κλειστά συστήματα

Διεργασία υπό σταθερό όγκο

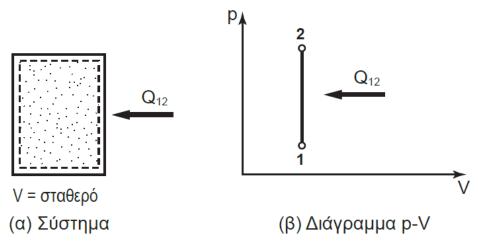
Η διεργασία με σταθερό όγκο φαίνεται στο σχήμα 6.7. Εδώ δεν έχουμε μεταβολή του όγκου, οπότε το έργο W = 0 [σχ. 6.7(β)], αφού η επιφάνεια κάτω από τη γραμμή

1-2 είναι σημείο, δηλαδή μηδέν. Έτσι ο πρώτος νόμος, εξίσωση (6.12), για το σύ-

στημα αυτό γίνεται:

και για τέλειο αέριο:

 $Q_{12} = \Delta U$ $Q_{12} = m c_{11} (T_2 - T_1)$ (6.15)



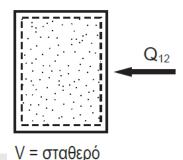
Σχ. 6.7 Διεργασία με σταθερό όγκο



Διεργασίες αερίων (5α/14)

Παράδειγμα 3

Ένα κλειστό δοχείο έχει όγκο 1 m³ και περιέχει αέρα υπό πίεση 3.45kN/m² και θερμοκρασία 0°C. Δίνεται θερμότητα στον αέρα μέχρι να φτάσει η θερμοκρασία στους 327°C. Ζητείται να βρεθεί το ποσό της θερμότητας που δόθηκε στον αέρα σε kJ.



Λύση

Το σύστημα είναι κλειστό και ο πρώτος νόμος, εξίσωση (6.15), μας λέει ότι:

$$Q_{12} = \Delta U = mc_{v} (T_2 - T_1)$$
 (1)

Από τη χαρακτηριστική εξίσωση των τέλειων αερίων για $t_1 = 0$ °C ή $T_1 = 273$ Κ:

$$m = \frac{p_1 V_1}{RT_1} = \frac{3.45 \times 1}{0.287 \times 273} = 0.044 kg_1$$

Από τον Πίνακα Γ6 c_0 =0,7176 kJ/kgK. T_2 = 327+273 = 600 K. Οπότε, από την εξίσωση (1) το ποσό της θερμότητας Q_{12} που δόθηκε στον αέρα είναι:

$$Q_{12} = 0.044 \times 0.7176 \times (600 - 273) = 10324 \text{kJ}$$



Διεργασίες αερίων (5β/14)

ΠΙΝΑΚΑΣ Γ6. Σταθερές ἀερίων καί είδικές θερμότητες γιά χαμηλές πιέσεις.

AEPIO	M lbm/pmole	c _p Btu/lbm-R	c _p kJ/kg-K	c _v Btu/lbm R	c _v kJ/kg-K	k	R ft/lbf/lbm-R	R kJ/kg-K
'Agogulium (C. H.)	26.026	0.4048	1 6047	0.3285	1 2752	1 222	50.25	0.2106
`Ασετυλίνη (C ₂ H ₂)	26.036 28.97	0.4048	1.6947 1.0047	0.3283	0.7176	1.232	59.35 53.34	0.3195
'Αμμωνία (ΝΗ3)	17.032	0.499	2.089	0.382	T.5992	1.304	90.73	0.4882
'Αργόν (Α)	39.95	0.1244	0.5208	0.0747	0.3127	1.666	38.68	0.2081
Διοξείδιο ἄνθρακα (CO ₂)	44.01	0.2016	0.844	0.1565	0.6552	1.288	35.11	0.1889
Μονοξείδιο άνθρακα (CO)	28.01	0.2487	1.0412	0.1778	0.7444	1.399	55.17	0.2968
Χλώριο (Cl ₂)	70.914	0.1144	0.4789	0.0864	0.3617	1.324	21.79	0.1172
Aiθάνιο (C ₂ H ₆)	30.068	0.4186	1.7525	0.3526	1.4761	1.187	51.39	0.2765
Αίθυλένιο (C ₂ H ₄)	28.052	0.3654	1.5297	0.2946	1.2333	1.24	55.09	0.2964
"Ηλιο (He)	4.003	1.241	5.1954	0.745	3.1189	1.666	386.04	2.077
Ύδρογόνο (Η2)	2.016	3.419	14.3136	2.434	10.190	1.4	766.54	4.125
Υδραζίνη (N ₂ H ₄)	32.048	0.393	1.6453	0.33	1.3815	1.195	48.22	0.2594
Μεθάνιο (CH ₄)	16.043	0.5099	2.1347	0.3861	1.6164	1.321	96.33	0.5183
Néo (Ne)	20.183	0.246	1.0298	0.1476	0.6179	1.666	76.57	0.4120
"Αζωτο (N ₂)	28.016	0.2484	1.0399	0.1775	0.7431	1.399	55.16	0.2968
'Οξυγόνο (O ₂)	32	0.2194	0.9185	0.1573	0.6585	1.395	48.29	0.2598
Προπάνιο (C ₃ H ₈)	44.094	0.3985	1.6683	0.3535	1.4799	1.127	35.05	0.1886
Διοξείδιο θείου (SO ₂)	64.07	0.1487	0.6225	0.1177	0.4927	1.263	24.12	0.1298
Ύδρατμός (Η₂Ο)	18.016	0.4454	1.8646	0.3352	1.4033	1.329	85.77	0.4615
Ξένο (Xe)	131.3	0.0378	0.1582	0.0227	0.0950	1.666	11.77	0.0633
					L			



Διεργασίες αερίων (6α/14)

Κλειστά συστήματα

Διεργασία υπό σταθερή θερμοκρασία

Στην ιδανική αυτή διεργασία δίνουμε θερμότητα Q_{12} και το έμβολο μετακινείται από το σημείο 1 στο σημείο 2, δίνοντας έργο W_{12} .

Δεδομένου ότι $T_1 = T_2$, τότε από την εξίσωση (6.9) έχουμε ότι:

$$c_{v} = \frac{du}{dt}$$
 $\acute{\eta}$ $c_{v} = \frac{u_{2} - u_{1}}{t_{2} - t_{1}}$ (6.9)

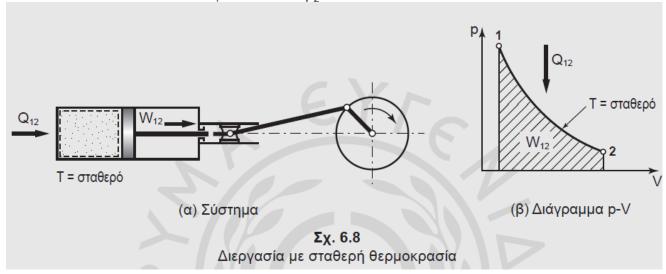
$$\Delta U = U_2 - U_1 = 0$$

οπότε ο πρώτος νόμος, εξίσωση (6.12), μας δίνει ότι:

$$Q_{12} = W_{12} \tag{6.16}$$

όπου αποδεικνύεται ότι:

$$W_{12} = p_1 V_1 \ln \frac{V_2}{V_1} = p_1 V_1 \ln \frac{p_1}{p_2}$$
 (6.17)





Διεργασίες αερίων (6β/14)

Κλειστά συστήματα

Διεργασία υπό σταθερή θερμοκρασία

Απόδειξη..

$$W_{12} = \int_{1}^{2} p dV = \int_{1}^{2} \frac{nRT}{V} dV = nRT \int_{1}^{2} \frac{1}{V} dV = nRT [\ln V_{2} - \ln V_{1}]$$

$$W_{12} = p_1 V_1 \ln \frac{V_2}{V_1} = p_1 V_1 \ln \frac{nRT/p_2}{nRT/p_1} = p_1 V_1 \ln \frac{p_1}{p_2}$$

$$p_1V_1 = nRT$$

$$p_2V_2 = nRT$$



Διεργασίες αερίων (7/14)

Παράδειγμα 4

Ο κύλινδρος του σχήματος 6.8 λαμβάνει θερμότητα με σταθερή θερμοκρασία 500 Κ και αρχική πίεση 200 kPa. Ο αρχικός όγκος είναι 0,01 m³ και ο τελικός 0,07 m³. Να βρεθεί η θερμότητα που δόθηκε στον κύλινδρο και το έργο που έδωσε.

Λύση

Από την εξίσωση (6.16) έχουμε ότι:

$$Q_{12} = W_{12}$$

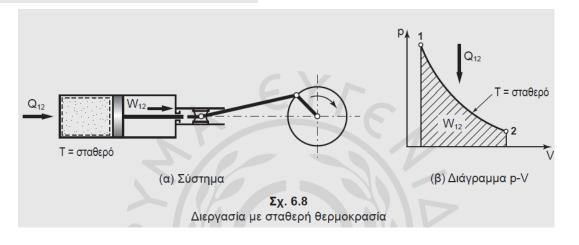
Από την εξίσωση (6.17) έχουμε ότι:

$$W_{12} = p_1 V_1 ln \frac{V_2}{V_1}$$

Αντικαθιστούμε τις τιμές και έχουμε ότι:

$$W_{12} = 200 \times 0.01 \times ln \ \frac{0.07}{0.01} = 3.892 \text{ kJ}$$

$$Q_{12} = W_{12} = 3,892 \text{ kJ}$$





Διεργασίες αερίων (8α/14)

Κλειστά συστήματα

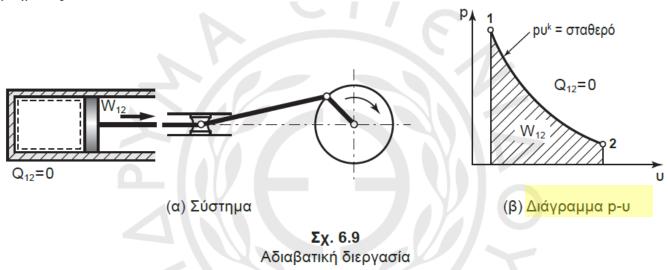
Αδιαβατική διεργασία

Στην αδιαβατική διεργασία, όπως είπαμε και σε προηγούμενο κεφάλαιο (κεφάλαιο 3 παράγρ. 3.3.2), η μεταφορά θερμότητας είναι αμελητέα και πρακτικά θεωρούμε ότι Q = 0.

Μαθηματικά η αδιαβατική διεργασία χαρακτηρίζεται από τη σχέση:

$$pu^k = C = σταθ.$$

Ο εκθέτης **k** είναι μία ιδιότητα του εργαζόμενου μέσου και δίνεται από την εξίσωση (6.11) ή τον Πίνακα Γ6 του Παραρτήματος Γ.





Διεργασίες αερίων (8β/14)

Κλειστά συστήματα

Αδιαβατική διεργασία

Γενικά για μία αδιαβατική διεργασία έχουμε ότι:

Αποδεικνύονται..

$$p_1 u_1^k = p_2 u_2^k$$

$$\frac{u_2}{u_1} = \left(\frac{T_1}{T_2}\right)^{1/(k-1)}$$

$$\frac{\mathbf{u}_{2}}{\mathbf{u}_{1}} = \left(\frac{\mathsf{T}_{1}}{\mathsf{T}_{2}}\right)^{1/(\mathsf{k}-1)} \, \, \dot{\mathbf{\eta}} \quad \frac{V_{2}}{V_{1}} = \left(\frac{T_{1}}{T_{2}}\right)^{1/k-1} \, \, \dot{\mathbf{\eta}} \quad \frac{\mathsf{p}_{1}}{\mathsf{p}_{2}} = \left(\frac{\mathsf{T}_{1}}{\mathsf{T}_{2}}\right)^{\mathsf{k}/(\mathsf{k}-1)}$$

$$\acute{\eta} \left(\frac{p_1}{p_2} = \left(\frac{T_1}{T_2} \right)^{k/(k-1)} \right)$$

υ, ειδικός όγκος
$$\left(\frac{m^3}{kg}\right) = \frac{V(m^3)}{m(kg)}$$

$$pv = RT \text{ or } pV = mRT$$

$$c_p - c_u = R$$

$$k = \frac{c_p}{c_u}$$

$$\frac{k-1}{k} = \frac{R}{c_p} \quad \acute{\mathbf{\eta}}$$

$$\frac{1}{k-1} = \frac{c_p}{R} - 1$$

$$W_{12} = m \frac{p_2 U_2 - p_1 U_1}{1 - k} \qquad \dot{\eta} \qquad W_{12} = mR \frac{T_2 - T_1}{1 - k} \qquad \dot{\eta} \qquad W = \frac{p_2 V_2 - p_1 V_1}{1 - k}$$

$$W_{12} = mR \frac{T_2 - T_1}{1 - k}$$

$$\dot{\mathbf{\eta}} W = \frac{p_2 V_2 - p_1 V_1}{1 - k}$$

Απόδειξη-υπολογισμός έργου Αδιαβατικής διεργασίας (Q=0)..

$$Q = \Delta U + W \Rightarrow W = -\Delta U = -mc\upsilon\Delta T = -mc_\upsilon(T_2 - T_1) = -mc_\upsilon\left(\frac{p_2v_2 - p_1v_1}{R}\right)$$

$$k = \frac{c_p}{c_v} = \frac{c_v + R}{c_v} = 1 + \frac{R}{c_v} \Rightarrow \frac{R}{c_v} = k - 1 \Rightarrow \frac{c_v}{R} = \frac{1}{k - 1} \Rightarrow -\frac{c_v}{R} = \frac{1}{1 - k}$$

Μαθηματικά..

ΑΟΡΙΣΤΑ ΟΛΟΚΛΗΡΩΜΑΤΑ ΑΠΛΩΝ ΣΥΝΑΡΤΗΣΕΩΝ

Για τον υπολογισμό των αορίστων ολοκληρωμάτων μπορούμε να θεωρούμε ως γνωστά τα παρακάτω στοιχειώδη αόριστα ολοκληρώματα.

Πρόταση. Ισχύουν τα εξής:

Πρόταση. Ισγύουν τα εξής:

1.
$$\int x^{\lambda} dx = \frac{x^{\lambda+1}}{\lambda+1} + c \quad (\lambda \neq -1 \text{ με } x > 0 \text{ ή } \lambda \in \mathbb{N})$$

2. $\int \frac{1}{x} dx = \ln|x| + c, \quad (x < 0 \text{ ή } x > 0)$.

3. $\int e^{x} dx = e^{x} + c.$

4. $\int \sin x dx = -\cos x + c.$

5. $\int \cos x dx = \sin x + c.$

6. $\int \frac{1}{\sqrt{1-x^{2}}} dx = \sin^{-1}x + c, \quad (-1 < x < 1).$

7. $\int \frac{1}{1+x^{2}} dx = \tan^{-1}x + c.$

$$2. \int \frac{1}{x} dx = \ln |x| + c, (x < 0 \ \acute{\eta} \ x > 0)$$

$$3. \int e^x dx = e^x + c.$$

4.
$$\int \sin x dx = -\cos x + c$$

5.
$$\int \cos x dx = \sin x + c$$
.

6.
$$\int \frac{1}{\sqrt{1-x^2}} dx = \sin^{-1}x + c$$
, $(-1 < x < 1)$.

7.
$$\int \frac{1}{1+x^2} dx = \tan^{-1} x + c$$

Απόδειξη..

$$W = \int p dV = \int \frac{C}{V^k} dV = C \int \frac{1}{V^k} dV = C \int V^{-k} dV = C \frac{V^{-k+1}}{-k+1} = C \frac{V^{1-k}}{1-k}$$

$$\text{'H } W_{12} = C \frac{V_2^{1-k} - V_1^{1-k}}{1-k} = \frac{CV_2^{1-k} - CV_1^{1-k}}{1-k} = \frac{P_2V_2^{k}V_2^{1-k} - P_1V_1^{k}V_1^{1-k}}{1-k} = \frac{P_2V_2 - P_1V_1}{1-k}$$

'H
$$W_{12} = \frac{mRT_2 - mRT_1}{1 - k} = mR \frac{T_2 - T_1}{1 - k}$$

Διεργασίες αερίων (9α/14)

Παράδειγμα 6

Ένα χιλιόγραμμο <mark>αέρα</mark> εκτονώνετα<mark>ι αδιαβατικά</mark> από πίεση 10 bar και θερμοκρασία 200°C μέχρι πίεση 2 bar. Να βρεθεί: α) Ο ειδικός όγκος και η θερμοκρασία στο τέλος της εκτόνωσης και β) το έργο που έδωσε ο αέρας.

Λύση

α) Εφόσον έχουμε αδιαβατική εκτόνωση, από την εξίσωση (6.19) έχουμε:

όπου k = 1,4 για τον αέρα από τον Πίνακα Γ6.

$$p_1 U_1^k = p_2 U_2^k$$

R=0.2874 kJ/kg.K = 287.4 J/kg.K

αλλά
$$p_1 u_1 = RT_1$$
 και $u_1 = \frac{RT_1}{p_1} = \frac{287 \times (273 + 200)}{10 \times 10^5} = 0,136 \text{ m}^3/\text{kg}$

μονάδες
$$\frac{(J/kg.K)\cdot K}{Pa} = \frac{J/kg}{N/m^2} = \frac{J}{N}\cdot \frac{m^2}{kg} = \frac{N.m}{N}\cdot \frac{m^2}{kg} = \frac{m^3}{kg}$$

$$u_2 = u_1 \left(\frac{p_1}{p_2}\right)^{1/k} = 0,136 \left(\frac{10}{2}\right)^{1/1,4} = 0,429 \text{ m}^3 / \text{kg}$$



Διεργασίες αερίων (9β/14)

β) Το έργο δίνεται από την εξίσωση (6.23)

$$W_{12} = m \frac{p_2 u_2 - p_1 u_1}{1 - k} = 1 \times \frac{(2 \times 10^5 \times 0,429) - (10 \times 10^5 \times 0,136)}{1 - 1,4} = 125,5 \text{ kJ}$$

Έχουμε λοιπόν ότι για 1 kg αέρα ο στρόβιλος μάς δίνει 125,5 kJ. Φυσικά αφού έχουμε αδιαβατική εκτόνωση, η μεταφορά της θερμότητας είναι μηδέν.



Διεργασίες αερίων (9γ/14)

ΠΙΝΑΚΑΣ Γ6. Σταθερές ἀερίων καί είδικές θερμότητες γιά χαμηλές πιέσεις.

AEPIO	M lbm/pmole	c _p Btu/lbm-R	c _p kJ/kg-K	c _v Btu/lbm-R	c _v kJ/kg-k	k	R tt/lbf/lbm-k	R kJ/kg-K
'Agagua'(m (C H)	26.026	0.4049	1.6047	0.2205	1 2762	1 222	50.25	0.2105
'Ασετυλίνη (C ₂ H ₂) 'Αέρας	26.036 28.97	0.4048 0.24	1.6947 1.0047	0.3285 0.1714	1.3753 0.7176	1.232	59.35 53.34	0.3195
'Αμμωνία (ΝΗ3)	17.032	0.499	2.089	0.382	1.5992	1.304	90.73	0.4882
Άργον (Α)	39.95	0.1244	0.5208	0.0747	0.3127	1.666	38.68	0.2081
Διοξείδιο ἄνθρακα (CO ₂)	44.01	0.2016	0.844	0.1565	0.6552	1.288	35.11	0.1889
Μονοξείδιο άνθρακα (CO)	28.01	0.2487	1.0412	0.1778	0.7444	1.399	55.17	0.2968
Χλώριο (Cl ₂)	70.914	0.1144	0.4789	0.0864	0.3617	1.324	21.79	0.1172
Αἰθάνιο (C ₂ H ₆)	30.068	0.4186	1.7525	0.3526	1.4761	1.187	51.39	0.2765
Alθυλένιο (C2H4)	28.052	0.3654	1.5297	0.2946	1.2333	1.24	55.09	0.2964
Ήλιο (He)	4.003	1.241	5.1954	0.745	3.1189	1.666	386.04	2.077
Ύδρογόνο (Η2)	2.016	3.419	14.3136	2.434	10.190	1.4	766.54	4.125
Υδραζίνη (Ν ₂ Η ₄)	32.048	0.393	1.6453	0.33	1.3815	1.195	48.22	0.2594
Μεθάνιο (CH ₄)	16.043	0.5099	2.1347	0.3861	1.6164	1.321	96.33	0.5183
Néo (Ne)	20.183	0.246	1.0298	0.1476	0.6179	1.666	76.57	0.4120
''Αζωτο (N ₂)	28.016	0.2484	1.0399	0.1775	0.7431	1.399	55.16	0.2968
'Οξυγόνο (Ο₂)	32	0.2194	0.9185	0.1573	0.6585	1.395	48.29	0.2598
Προπάνιο (C ₃ H ₈)	44.094	0.3985	1.6683	0.3535	1.4799	1.127	35.05	0.1886
Διοξείδιο θείου (SO ₂)	64.07	0.1487	0.6225	0.1177	0.4927	1.263	24.12	0.1298
Ύδρατμός (Η₂Ο)	18.016	0.4454	1.8646	0.3352	1.4033	1.329	85.77	0.4615
Ξένο (Xe)	131.3	0.0378	0.1582	0.0227	0.0950	1.666	11.77	0.0633
						<u> </u>		L

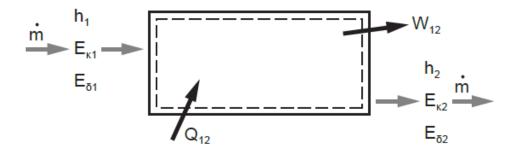


Διεργασίες αερίων (10/14)

Ανοιχτά συστήματα

Ο Πρώτος Θερμοδυναμικός Νόμος για ένα ανοικτό σύστημα

$$\dot{Q}_{12} = \dot{m} (h_2 + \frac{V_2^2}{2} + gz_2) - \dot{m} (h_1 + \frac{V_1^2}{2} + gz_1) + \dot{W}$$



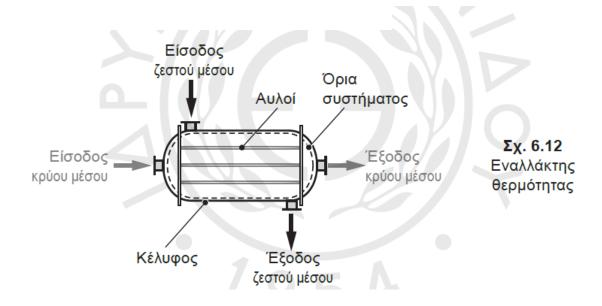
Σχ. 6.11 Ένα ανοικτό σύστημα με διάφορες μορφές ενέργειες



Διεργασίες αερίων (11/14)

Ανοιχτά συστήματα Διεργασία υπό σταθερή πίεση

Κατά τη διεργασία αυτή συνήθως δεν έχουμε παραγωγή έργου. Το πιο γνωστό ανοικτό σύστημα όπου συναντούμε διεργασία με σταθερή πίεση είναι ο εναλλάκτης θερμότητας (ψυγεία, προθερμαντήρες κ.λπ.)





Διεργασίες αερίων (12α/14)

Παράδειγμα 1

Σε έναν προθερμαντήρα αέρα εισέρχεται αέρας 5°C με παροχή 100 kg/min και εξέρχεται με θερμοκρασία 90°C. Στον προθερμαντήρα εισέρχεται επίσης χωρίς να αναμιχθεί με τον αέρα, ζεστό καυσαέριο θερμοκρασίας 70°C με παροχή 450 kg/min και εξέρχεται με θερμοκρασία 50°C. Εάν θεωρήσουμε το καυσαέριο ως τέλειο αέριο με $\frac{c_p}{c_p} = 1,05 \text{ kJ/kgK}$, ζητείται να βρεθεί η απώλεια της θερμότητας από το κέλυφος του προθερμαντήρα.

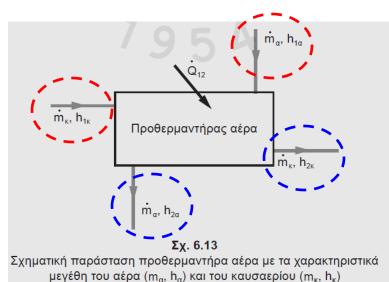
 $\theta_{1\alpha}$ =5 °C $\dot{m}_a = 100~kg/min$ $\theta_{2\alpha}$ = 90 °C

 $\theta_{1\kappa}$ = 70 °C \dot{m}_{κ} = 450 kg/min $\theta_{2\kappa}$ =50 °C $c_{\rm p,\kappa}$ =1.05 kJ/kgK $\dot{O}_{\rm r}^{2}$

θεωρώντας ότι η δυναμική και κινητική ενέργεια είναι ποσότητες αμελητέες.

Οι δείκτες α και κ αναφέρονται στον <mark>αέρα</mark> και στα <mark>καυσαέρια</mark> αντίστοιχα.

$$T_{1\alpha}$$
=5+273=278K
 $T_{2\alpha}$ =90+273=363K
 $T_{1\kappa}$ =70+273=343K
 $T_{2\nu}$ =50+273=323K



$$\dot{Q}_{12} = \dot{m}_{\alpha} (h_{2\alpha} - h_{1\alpha}) + \dot{m}_{\kappa} (h_{2\kappa} - h_{1\kappa})$$

$$\dot{m}_{\alpha}(h_{2\alpha} - h_{1\alpha}) = \dot{m}_{\alpha}c_{p\alpha}(T_{2\alpha} - T_{1\alpha}) =$$

$$= \frac{100}{60} \times 1,0047 \times (363 - 278) = 142,3 \text{ kJ/s}$$

$$\dot{m}_{\kappa}(h_{2\kappa} - h_{1\kappa}) = \frac{450}{60}x1.05x(323 - 343) = -157.5 \text{ kJ/s}$$



Διεργασίες αερίων (12β/14)

ΠΙΝΑΚΑΣ Γ6. Σταθερές ἀερίων καί είδικές θερμότητες γιά χαμηλές πιέσεις.

AEPIO	M lbm/pmole	c _p Btu/lbm-R	c, kJ/kg-K	Btu/lbm-R	$c_v \ ext{kJ/kg-K}$	k	R ft/lbf/lbm-R	<i>R</i> kJ/kg-K
'Ασετυλίνη (C2H2)	26.036	0.4048	1,6947	0.3285	1.3753	1.232	59.35	0.3195
'Αέρας	28.97	0.24	1.0047	0.1714	0.7176	1.4	53.34	0.3173
'Αμμωνία (ΝΗ3)	17.032	0.499	2.089	0.382	1.5992	1.304	90.73	0.4882
'Αργόν (Α)	39.95	0.1244	0.5208	0.0747	0.3127	1.666	38.68	0.2081
Διοξείδιο ἄνθρακα (CO ₂)	44.01	0.2016	0.844	0.1565	0.6552	1.288	35.11	0.1889
Μονοξείδιο άνθρακα (CO)	28.01	0.2487	1.0412	0.1778	0.7444	1.399	55.17	0.2968
Χλώριο (Cl ₂)	70.914	0.1144	0.4789	0.0864	0.3617	1.324	21.79	0.1172
Aίθάνιο (C ₂ H ₆)	30.068	0.4186	1.7525	0.3526	1.4761	1.187	51.39	0.2765
Aiθυλένιο (C2H4)	28.052	0.3654	1.5297	0.2946	1.2333	1.24	55.09	0.2964
"Ηλιο (He)	4.003	1.241	5.1954	0.745	3.1189	1.666	386.04	2.077
Ύδρογόνο (Η2)	2.016	3.419	14.3136	2.434	10.190	1.4	766.54	4.125
Ύδραζίνη (Ν ₂ Η ₄)	32.048	0.393	1.6453	0.33	1.3815	1.195	48.22	0.2594
Μεθάνιο (CH4)	16.043	0.5099	2.1347	0.3861	1.6164	1.321	96.33	0.5183
Néo (Ne)	20.183	0.246	1.0298	0.1476	0.6179	1.666	76.57	0.4120
''Αζωτο (N ₂)	28.016	0.2484	1.0399	0.1775	0.7431	1.399	55.16	0.2968
'Οξυγόνο (Ο ₂)	32	0.2194	0.9185	0.1573	0.6585	1.395	48.29	0.2598
Προπάνιο (C ₃ H ₈)	44.094	0.3985	1.6683	0.3535	1.4799	1.127	35.05	0.1886
Διοξείδιο θείου (SO ₂)	64.07	0.1487	0.6225	0.1177	0.4927	1.263	24.12	0.1298
Ύδρατμός (Η₂Ο)	18.016	0.4454	1.8646	0.3352	1.4033	1.329	85.77	0.4615
Ξένο (Xe)	131.3	0.0378	0.1582	0.0227	0.0950	1.666	11.77	0.0633



Διεργασίες αερίων (12γ/14)

$$\dot{Q}_{12} = 142,3 - 157,5 = -15,2 \text{ kJ/s}$$

Άρα η απώλεια της θερμότητας από το κέλυφος του ψυγείου είναι 15,2 kJ/s ή 15,2 kW.



Διεργασίες αερίων (13/14)

Ανοιχτά συστήματα

Διεργασία υπό σταθερή θερμοκρασία

Η διεργασία με σταθερή θερμοκρασία ή ισοθερμοκρασιακή στην πράξη θεωρείται ως μία πολύ προσεγγιστική διεργασία. Γι' αυτήν ισχύει η εξίσωση (6.5), δηλαδή:

$$pu = RT = σταθ.$$

Αν θεωρήσουμε ότι η κινητική και δυναμική ενέργεια είναι αμελητέες ποσότητες, τότε το έργο του συστήματος μεταξύ της κατάστασης 1 και της κατάστασης 2 ισούται με:

$$\dot{W}_{12} = \dot{m} p_1 \mathbf{u}_1 \ln \left(\frac{\mathbf{p}_1}{\mathbf{p}_2}\right)$$
 ή $\dot{W} = \dot{m} p_2 v_2 \ln \frac{p_1}{p_2}$ ειδικός όγκος (m³/kg)

Απόδειξη..

$$W = \int pdV = \int \frac{\dot{m}RT}{V}dV = \dot{m}RT \int \frac{1}{V}dV = \dot{m}RT \ln V$$

$$W_{12} = \dot{m}RT \left[\ln V_2 - \ln V_1 \right] = \dot{m}RT \ln \frac{V_2}{V_1} = \mathbf{P_1} \mathbf{V_1} \ln \frac{V_2}{V_1} = \mathbf{P_2} \mathbf{V_2} \ln \frac{V_2}{V_1}$$

$$W_{12} = P_2 V_2 \ln \frac{mRT/P_2}{mRT/P_1} = P_1 V_1 \ln \frac{P_1}{P_2} = P_2 V_2 \ln \frac{P_1}{P_2}$$

Διεργασίες αερίων (14α/14)

Παράδειγμα 2

Σε μία μηχανή έχουμε ροή <mark>αέρα με σταθερή θερμοκρασία</mark> 400 Κ. Να βρεθεί το έργο ανά μονάδα μάζας, εάν η πίεση στην έξοδο είναι το ένα τρίτο της πίεσης στην είσοδο και η πίεση εισόδου είναι 207 kPa.

$$p_2 = p_1/3$$

T=400K
 $p_1 = 207 \text{ kPa}$

Λύση

Για το έργο ανά μονάδα μάζας η εξίσωση (6.32) γίνεται:

$$W_{12} = p_1 u_1 \ln \left(\frac{p_1}{p_2} \right)$$

$$\frac{p_2}{p_1} = \frac{1}{3}$$
 $\kappa \alpha i \quad p_1 = 207 \text{ kPa}$

Από τη χαρακτηριστική εξίσωση του τέλειου αερίου:

$$u_1 = \frac{RT_1}{p_1} = \frac{0.287 \times 400}{207} = 0.5546 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$W_{12} = 207 \times 0.5546 \times ln \ 3 = 126.1$$
 kJ/kg



Διεργασίες αερίων (14β/14)

ΠΙΝΑΚΑΣ Γ6. Σταθερές ἀερίων καί είδικές θερμότητες γιά χαμηλές πιέσεις.

AEPIO	M lbm/pmole	c _p Btu/lbm-R	c _p kJ/kg-K	c _v Btu/lbm-R	c _v kJ/kg-K	k	R ft/lbf/lbm-R	R kJ/kg-K
'Ασετυλίνη (C ₂ H ₂)	26.036	0.4048	1.6947	0.3285	1.3753	1.232	59.35	0.3195
'Αέρας	28.97	0.24	1.0047	0.1714	0.7176	1.4	53.34	0.287
'Αμμωνία (ΝΗ,)	17.032	0.499	2.089	0.382	1.5992	1.304	90.73	0.4882
'Αργόν (Α)	39.95	0.1244	0.5208	0.0747	0.3127	1.666	38.68	0.2081
Διοξείδιο άνθρακα (CO ₂)	44.01	0.2016	0.844	0.1565	0.6552	1.288	35.11	0.1889
Μονοξείδιο άνθρακα (CO)	28.01	0.2487	1.0412	0.1778	0.7444	1.399	55.17	0.2968
Χλώριο (Cl ₂)	70.914	0.1144	0.4789	0.0864	0.3617	1.324	21.79	0.1172
Aiθάνιο (C ₂ H ₆)	30.068	0.4186	1.7525	0.3526	1.4761	1.187	51.39	0.2765
A ίθυλένιο (C_2H_4)	28.052	0.3654	1.5297	0.2946	1.2333	1.24	55.09	0.2964
Ήλιο (He)	4.003	1.241	5.1954	0.745	3.1189	1.666	386.04	2.077
'Υδρογόνο (H ₂)	2.016	3.419	14.3136	2.434	10.190	1.4	766.54	4.125
Ύδραζίνη (Ν2Η4)	32.048	0.393	1.6453	0.33	1.3815	1.195	48.22	0.2594
Μεθάνιο (CH ₄)	16.043	0.5099	2.1347	0.3861	1.6164	1.321	96.33	0.5183
Néo (Ne)	20.183	0,246	1.0298	0.1476	0.6179	1.666	76.57	0.4120
''Αζωτο (N ₂)	28.016	0.2484	1.0399	0.1775	0.7431	1.399	55.16	0.2968
'Οζυγόνο (Ο ₂)	32	0.2194	0.9185	0.1573	0.6585	1.395	48.29	0.2598
Προπάνιο (C ₃ H ₈)	44.094	0.3985	1.6683	0.3535	1.4799	1.127	35.05	0.1886
Διοξείδιο θείου (SO ₂)	64.07	0.1487	0.6225	0.1177	0.4927	1.263	24.12	0.1298
Ύδρατμός (Η₂Ο)	18.016	0.4454	1.8646	0.3352	1.4033	1.329	85.77	0.4615
Ξένο (Xe)	131.3	0.0378	0.1582	0.0227	0.0950	1.666	11.77	0.0633