

Nom : Ferreira Prénom: Maxence colle du: 26-09

	niveau de maîtrise	poids compétence	note compétence	note globale
Savoir énoncer les résultats importants du cours	2	10	10,0	17,0
Connaître les hypothèses d'application des résultats	2			
Savoir appliquer directement son cours sur un exemple simple	2			
S'approprier : faire un schéma, identifier les grandeurs physiques et les hypothèses	1	6	5,0	
Analyser : adapter l'écriture des relations, théorèmes ou principes à la situation proposée	2			
Réaliser :Savoir mener les calculs analytiques, numériques, résolutions d'équations	2			
Valider : Vérifier la pertinence du résultat obtenu (critique de la valeur et de sa dimension)	NE	4	2,0	
Communiquer à l'oral dans un langage courant, scientifique et approprié	1			
Rédiger proprement ses démarches au tableau	1			

	+	-		
ajustement		*	note	16

Remarques : Bien mais ne pas hésiter à demander un sujet en avance afin de gagner en autonomie (idem à la dernière fois)

Exercice 2 : Prélimaires

Au début du XIX^e siècle, des procédés d'obtention de froid artificiel ont vu le jour. La première machine à atteindre une importance industrielle généralisée fut celle du français Ferdinand Carré qui, en 1859, déposa un brevet pour un réfrigérant à absorption utilisant l'ammoniac comme fluide frigorigène. Son principe est schématisé figure 1.

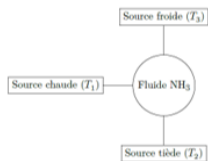


Figure 1

Une réfrigérant à absorption est un récepteur thermique fonctionnant par contact avec trois « thermostats », sans recevoir de travail mécanique. La source chaude à la température T_1 est constituée par le système de chauffage de la machine (un brûleur par exemple). La source tiède à la température T_2 est constituée par la salle dans laquelle se trouve la machine. La source froide à la température T_3 est constituée par l'enceinte à refroidir. On a $T_1 > T_2 > T_3$.

On désigne par Q_1 , Q_2 et Q_3 les transferts thermiques reçus par le fluide au cours d'un cycle de la machine, respectivement lors des contacts avec les sources chaude, tiède et froide.

Q 2. Déterminer les signes des transferts thermiques Q_1 , Q_2 et Q_3 .

Q 3. Comparer les valeurs absolues $|Q_1|$ et $|Q_2|$. Commenter.

Q 4. Définir le coefficient de performance (noté COP) de cette machine et donner son expression littérale.

Q 5. En utilisant les deux principes de la thermodynamique sur un cycle, montrer que $COP \leq COP_{max}$. On exprimera COP_{max} en fonction de T_1 , T_2 et T_3 .

Q 6. Étudier la limite de COP_{max} lorsque la température T_1 du système de chauffage de la machine devient très grande. Interpréter l'expression obtenue.

Q 7. Quel avantage de ce type de machine peut-on prévoir par rapport à une machine à compression de fluide ?

À partir de 1885, le système à compression de vapeurs liquéfiables commença à prendre le net avantage qui est devenu éclatant au cours du XX^e siècle.

2) Le sujet évoque un chauffage de la source chaude $Q_1 > 0$ et la machine cherche à refroidir la source froide $Q_3 < 0$ car on prélève des calories au milieu à refroidir. D'après le premier principe : $Q_2 = -(Q_1 + Q_3) < 0$

3) Toujours d'après le 1^{er} pp : $|Q_1| = Q_1 + Q_2 > Q_1$

4) Le COP est le coefficient de performance, il traduit l'efficacité de la machine à refroidir la source froide à partir du transfert coûteux Q_1 :

$$COP = \frac{Q_3}{Q_1}$$

5) L'écriture des deux principes donne :

$$\begin{cases} Q_1 + Q_2 + Q_3 = 0 \\ \frac{Q_1}{T_1} + \frac{Q_2}{T_2} + \frac{Q_3}{T_3} = -S_e \end{cases}$$

$$COP = -\frac{Q_3}{Q_1 + Q_2} = -\frac{1}{1 + \frac{Q_2}{Q_1}}$$

Et $-\frac{(Q_1 + Q_2)}{T_1} + \frac{Q_2}{T_2} + \frac{Q_3}{T_3} = -S_e$

Soit $Q_2 \left(\frac{1}{T_2} - \frac{1}{T_1} \right) + Q_3 \left(\frac{1}{T_3} - \frac{1}{T_1} \right) = -S_e \Rightarrow \frac{Q_2}{Q_1} = -\frac{S_e}{\left(\frac{1}{T_2} - \frac{1}{T_1} \right)}$ posons $\left(\frac{Q_2}{Q_1} \right)_{max} = -\frac{\left(\frac{1}{T_2} - \frac{1}{T_1} \right)}{\left(\frac{1}{T_3} - \frac{1}{T_1} \right)} < 0$

$$\frac{Q_2}{Q_1} = -\frac{S_e}{\left(\frac{1}{T_2} - \frac{1}{T_1} \right)} < \left(\frac{Q_2}{Q_1} \right)_{max} < 0$$

$$COP_{max} = \frac{1}{\left| \left(\frac{Q_2}{Q_1} \right)_{max} \right|} - 1$$

Donc : $COP \leq COP_{max}$ Avec $COP_{max} = -\frac{1}{\left| \left(\frac{Q_2}{Q_1} \right)_{max} \right|} = -\frac{\left(\frac{1}{T_3} - \frac{1}{T_1} \right)}{\left(\frac{1}{T_2} - \frac{1}{T_1} \right)}$

6) Si $T_1 \gg T_2 \gg T_3$: $COP_{max} \approx -\frac{\left(\frac{1}{T_3} - \frac{1}{T_1} \right)}{\left(\frac{1}{T_2} - \frac{1}{T_1} \right)} \approx -\frac{T_1}{T_2 - T_3}$: on retrouve le COP d'un frigo, le système de chauffage jouant l'équivalent d'un travail

7) Le gros avantage est que sans travail électrique, pas de fil !

Nom : Nolan Prénom: Lahanque colle du: 26/09/23

	niveau de maîtrise	poids compétence	note compétence	note globale
Savoir énoncer les résultats importants du cours	2	10	10,0	16,0
Connaître les hypothèses d'application des résultats	2			
Savoir appliquer directement son cours sur un exemple simple	2			
S'approprier : faire un schéma, identifier les grandeurs physiques et les hypothèses	NE	6	3,0	
Analyser : adapter l'écriture des relations, théorèmes ou principes à la situation proposée	NE			
Réaliser :Savoir mener les calculs analytiques, numériques, résolutions d'équations	1			
Valider : Vérifier la pertinence du résultat obtenu (critique de la valeur et de sa dimension)	1			
Communiquer à l'oral dans un langage courant, scientifique et approprié	2	4	3,0	
Rédiger proprement ses démarches au tableau	1			

	+	-		
ajustement	*		note	17

Remarques :Ok pour l'exo (à l'étourderie de signe près), bien pour l'exo 2

Colle Nolan
Exercice 1 : Thermodynamique des systèmes en écoulement et lois de Laplace

Déterminer la vitesse maximale d'éjection de l'air (assimilé à un gaz parfait) entrant à vitesse nulle dans une tuyère à la pression $P_0 = 10 \text{ bar}$ et à la température $T_0 = 400\text{K}$. Le gaz sort à la pression $P_2 = 1,00 \text{ bar}$. L'écoulement horizontal et stationnaire est considéré adiabatique et réversible. On donne $10^{13} \approx 2$

Exercice 2 : Système en écoulement

On considère l'air comme un gaz parfait, en écoulement stationnaire et subissant les transformations cycliques suivantes (on néglige les variations d'énergie potentielle de pesanteur et cinétique) :

- **compression** adiabatique dans un compresseur de l'état A (P_A, T_A) à l'état B (P_B, T_B). On note w_1 le travail massique fourni par le compresseur.
- **chauffage** isobare (échangeur ou chambre à combustion) de T_B à T_C . On note q le transfert thermique reçu par l'unité de masse.
- **détente** adiabatique dans la turbine de l'état C à l'état D ($P_D = P_A, T_D$) : c'est la phase motrice. On note w_2 le travail massique fourni par l'air à la turbine.
- **refroidissement** isobare (dans un échangeur ou dans l'atmosphère) jusqu'à l'état initial.

$$P_A = 1,0 \text{ atm}, T_A = 300\text{K}, P_B = 10 \text{ atm}, T_C = 1000\text{K}$$

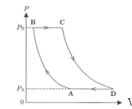
$$\gamma = 1,5, M = 30 \text{ g.mol}^{-1}$$

- Représenter le diagramme de Clapeyron $P(V)$ du cycle décrit par une masse quelconque d'air
- Exprimer dans l'ordre T_B, w_1, q, T_D et w_2
- Faire les applications numériques et estimer les transferts énergétiques massiques
- Quel est le travail fourni à l'hélice. Définir et calculer le rendement du turbopropulseur sachant que la turbine fournit de l'énergie au compresseur pour son fonctionnement.
- Comparer le rendement à un moteur réversible **ditherme** de Carnot qui fonctionnerait entre les températures extrêmes atteintes au cours du cycle.

Pour appliquer le 1^{er} principe des systèmes en écoulement, il manque la température finale.
L'hypothèse d'une transformation adiabatique réversible (et donc **gla**, **me** **ca**) permet d'utiliser les lois de Laplace : $T_2 = T_1 \left(\frac{P_2}{P_1}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$. Donc en prenant $\gamma = 1,4$, on a $T_2 = 400(10)^{-1} \approx 200\text{K}$

$$\text{Donc } \Delta_p h + \Delta_p e_c = 0 \text{ Donc } c_p = \sqrt{2c_p(T_0 - T_2)} \approx 600 \text{ m/s}$$

Exercice : Système en écoulement



$$\text{Donc : } T_B = T_A \left(\frac{P_B}{P_A}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

- Ensuite, il suffit d'appliquer le 1^{er} principe à cet écoulement $\Delta h = w_1 = c_p T_A \left(\left(\frac{P_B}{P_A}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1\right)$
- On applique toujours le 1^{er} principe en se rappelant que le travail des forces de pression est déjà pris en compte dans l'enthalpie : $\Delta h = q = c_p (T_C - T_B) = c_p \left(T_C - T_A \left(\frac{P_B}{P_A}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}\right)$
- $T_D = T_C \left(\frac{P_A}{P_B}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$
- $\Delta h = w_2 = c_p T_C \left(\left(\frac{P_A}{P_B}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1\right)$

$$T_B \approx 600\text{K}$$

$$w_1 \approx 300 \text{ kJ.kg}^{-1}$$

$$q = 400 \text{ kJ.kg}^{-1}$$

$$T_D \approx 500\text{K}$$

$$w_2 = -500 \text{ kJ.kg}^{-1}$$

Le travail fourni à l'hélice est $|w_2| - |w_1| = 200 \text{ kJ.kg}^{-1}$. Le rendement est donc : $r = \frac{|w_2| - |w_1|}{q} = 0,5$

Nom : Foucault Prénom: Florian colle du: 26/09/23

	niveau de maîtrise	poids compétence	note compétence	note globale
Savoir énoncer les résultats importants du cours	2	10	10,0	17,5
Connaître les hypothèses d'application des résultats	2			
Savoir appliquer directement son cours sur un exemple simple	2			
S'approprier : faire un schéma, identifier les grandeurs physiques et les hypothèses	NE	6	4,5	
Analyser : adapter l'écriture des relations, théorèmes ou principes à la situation proposée	2			
Réaliser :Savoir mener les calculs analytiques, numériques, résolutions d'équations	1			
Valider : Vérifier la pertinence du résultat obtenu (critique de la valeur et de sa dimension)	NE	4	3,0	
Communiquer à l'oral dans un langage courant, scientifique et approprié	1			
Rédiger proprement ses démarches au tableau	2			

ajustement

+	-		
		note	18

Remarques : Très bonne colle : le cours est connu

Exercice 1 - Cours sur les lois de Laplace

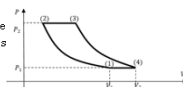
- Rappeler les hypothèses permettant d'utiliser les lois de Laplace
- On donne une des lois de Laplace $pV^\gamma = Cte$. Retrouver les deux autres.
- Comparer, dans un diagramme de Clapeyron, une compression isotherme et une compression adiabatique mécaniquement réversible d'un gaz parfait.

Exercice 2 - Application des lois de Laplace

On considère une compression adiabatique et mécaniquement réversible d'un gaz parfait initialement à une température de 300 K. Sa pression passe de 1 bar à 10 bar, calculer la température du gaz en fin de compression. On prendra le coefficient isentropique $\gamma = 1.5$ et $10^{1/3} \approx 2$

Exercice 3 - Moteur et loi de Laplace

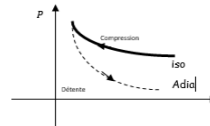
On considère le moteur dont l'agent thermique décrit le cycle ci-contre. Les transformations sont des isobares ou des adiabatiques mécaniquement réversibles



- Identifier le sens de parcours du cycle. Justifier
- Identifier la nature des 4 transformations dans ce cycle
- Donner l'expression du transfert thermique Q_c au contact du thermostat chaud en fonction des températures T_1 et T_2 . Le système considéré est une mole de gaz parfait de coefficient isentropique γ .
- Donner l'expression du transfert thermique Q_f au contact du thermostat froid en fonction des températures T_1 et T_4 . Le système considéré est une mole de gaz parfait de coefficient isentropique γ .
- En déduire l'expression du rendement η en fonction des températures du cycle.
- Montrer qu'il est possible d'exprimer ce rendement en fonction des pressions P_1 et P_2
- AN si $\gamma = 1.5$ et $\frac{P_2}{P_1} = 10$ et on donne $10^{1/3} \approx 2$
- Donner l'expression du rendement de Carnot η_c
- On a $\eta < \eta_c$ pourquoi ?

Exercice 1 - Cours sur les lois de Laplace

- Relation applicable pour un gaz parfait subissant une transformation adiabatique et mécaniquement réversible
- $TV^{\gamma-1} = Cte$ et $p^{1-\gamma}T^\gamma = Cte$
- On a :



Exercice 2 - Application des lois de Laplace

L'application de la loi de Laplace donne $T_2 = T_1 \left(\frac{P_2}{P_1}\right)^{\frac{1-\gamma}{\gamma}} \approx 600K$

Exercice 3 - Moteur et loi de Laplace

Les transformations sont des isobares ou des adiabatiques mécaniquement réversibles

- Sens horaire pour que $W < 0$
- 1-3 compression adiabatique, 2-3 chauffage isobare, 3-4 détente adiabatique ; 4-1 refroidissement isobare
- $Q_c = \frac{Rn}{\gamma-1} (T_1 - T_2)$
- $Q_f = \frac{Rn}{\gamma-1} (T_1 - T_4)$
- $\eta = 1 + \frac{T_1 - T_2}{T_1 - T_4}$
- $\eta = 1 - \left(\frac{P_2}{P_1}\right)^{\frac{1-\gamma}{\gamma}}$
- $\eta = 0.5$
- $\eta_c = 1 - \frac{T_2}{T_1}$
- On a $\eta < \eta_c$ car les isobares sont irréversibles.