

**Premier problème : Thermodynamique**

1<sup>ère</sup> partie :  
**Étude d'un réservoir à gaz**

**1.1**

**1.1.1**  $O_2$  ,  $N_2$  ,  $H_2$  ,  $Cl_2$  ,  $HCl$  (  $H_2O$  est triatomique )

**1.1.2** on a  $\gamma = \frac{c_p}{c_v}$  et  $c_p - c_v = R$  donc  $c_p = \frac{\gamma R}{\gamma - 1}$  et  $c_v = \frac{R}{\gamma - 1}$

A.N :  $c_p = 29 JK^{-1}mol^{-1}$  et  $c_v = 20 JK^{-1}mol^{-1}$

**1.2**

**1.2.1**  $N_1 = \frac{P_0 V_1}{RT_0}$  A.N :  $N_1 = 0.4 mol$

**1.2.2** équilibre mécanique  $P_1 = P_R = 25 \cdot 10^5 Pa$

**1.2.3**  $N = N_f - N_i = \frac{P_R V_1}{RT_1} - \frac{P_0 V_1}{RT_0}$

**1.2.4**

$$\Delta U = \Delta U(gaz N_1) + \Delta U(gaz N) = N_1 c_v (T_1 - T_0) + N c_v (T_1 - T_0) = (N + N_1) \frac{R}{\gamma - 1} (T_1 - T_0)$$

**1.2.5**  $W = -P_R (V_f - V_i) = -P_R (V_1 - (V_1 + V_N)) = P_R V_N$

**1.2.6** 1<sup>er</sup> principe au système :  $\Delta U = W + Q$  avec  $Q = 0$  car les parois sont adiabatiques (*CetII*) , de plus la transformation est brutale les échanges thermiques sont lents entre le gaz du réservoir et le gaz poussé dans  $C_1$  .

soit :  $(N + N_1) \frac{R}{\gamma - 1} (T_1 - T_0) = P_R V_N$  or  $V_N = \frac{NRT_0}{P_R}$  donc

$$\frac{P_R V_1}{RT_1} \frac{R}{\gamma - 1} (T_1 - T_0) = \left( \frac{P_R V_1}{RT_1} - \frac{P_0 V_1}{RT_0} \right) RT_0$$

d'où :  $T_1 = \frac{\gamma T_0}{1 + (\gamma - 1) \frac{P_0}{P_R}}$  A.N :  $T = 413K$

**1.3**

**1.3.1** détente de Joule ou Joule-Gaylussac du gaz parfait

**1.3.2**  $\Delta U = W + Q$  avec le système isochore  $W = 0$  , adiabatique  $Q = 0$  soit

$$(N + N_1) c_v (T_2 - T_1) = 0$$

càd :  $T_2 = T_1$

**1.3.3** non , on a :  $dS_{GP} = \frac{nc_v dT + pdV}{T} \implies \Delta S = nc_v \ln\left(\frac{T_f}{T_i}\right) + nR \ln\left(\frac{V_f}{V_i}\right)$  qui est indépendante de la transformation car S est une fonction d'état , soit :

$$\Delta S = nR \ln\left(\frac{V_1 + V_2}{V_1}\right) = \frac{P_R V_1}{T_1} \ln\left(1 + \frac{V_2}{V_1}\right)$$

la transformation adiabatique :  $S^c = \Delta S = \frac{P_R V_1}{T_1} \ln\left(1 + \frac{V_2}{V_1}\right) > 0$  on retrouve que la transformation est irréversible

1.3.4  $\Delta S = 11 \text{ JK}^{-1}$ , faible comparée à  $1 \text{ mol.c}_p$  et  $1 \text{ mol.c}_v$  !

1.3.5 oui, en effet la pression n'est pas la même :

- $\nu_1$  puis  $\nu_{12}$  donne  $P_f = \frac{P_R V_1}{V_1 + V_2}$
- $\nu_{12}$  puis  $\nu_1$  donne  $P_f = P_R$

1.4

1.4.1  $n_2 = \frac{\frac{P_R}{x}(xV_0)}{RT_0} = \frac{P_R V_0}{RT_0}$

1.4.2 la vanne  $\nu_1$  est ouverte donc à l'équilibre du piston  $\Pi$  on a :  $P_R = P_2 = \frac{n_2 R T}{V_2}$  soit  $V_2 = V_0 \frac{T}{T_0}$

1.4.3 1<sup>er</sup> principe au compartiment 2 :  $\Delta U = W + Q$ , la transformation étant adiabatique  $Q = 0$  et  $p_{ext} = P_R$  donc :

$$n_2 c_{v0} (T - T_0) = -P_R (V_2 - V_2^i) \iff \frac{P_R V_0}{RT_0} 3R (T - T_0) = -P_R (V_0 \frac{T}{T_0} - xV_0) \iff T(x) = \frac{3+x}{4} T_0$$

1.4.4  $n_2 = \frac{P_R V_0}{RT_0} = \frac{P_R V_2}{RT(x)} \implies V_2 = \frac{3+x}{4} V_0$

1.4.5  $\Delta S = n_2 c_{v0} \ln(\frac{T(x)}{T_0}) + n_2 R \ln(\frac{V_2^i}{V_2}) = \frac{P_R V_0}{T_0} [3 \ln(\frac{3+x}{4}) + \ln(\frac{3+x}{4x})]$

1.4.6 A.N :

1.4.6.1  $T(25) = 2100 \text{ K}$  et  $\Delta S(x = 25) = 3,8 \text{ JK}^{-1}$

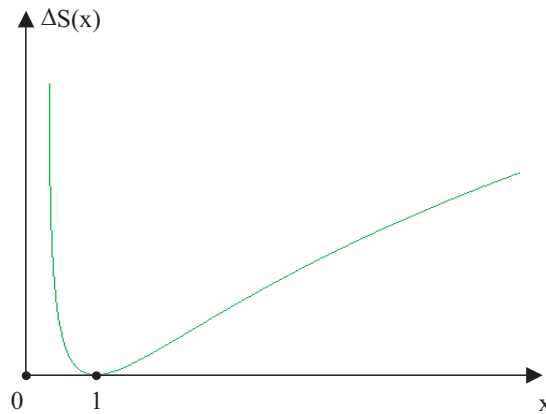
1.4.6.2  $\Delta S(x = 1) = 0$  et  $\Delta S(x = 0^+) = +\infty$

1.4.6.3 le volume total de C est  $V_1 + V_2 = 12L$  soit  $V_{2max} = 12L$  càd :

$$x_{max} = \frac{V_{2max}}{V_0} = 120$$

ainsi  $\Delta S(x = x_{max}) = 7,4 \text{ JK}^{-1}$

1.4.7 transformation adiabatique  $\Delta S(x) = S^c > 0$



2<sup>ème</sup> partie :  
Étude d'un moteur à piston

2.1

2.1.1 la pression est  $P_R$ , la transformation est monobare

2.1.2  $n_0 = \frac{P_R V_A}{\alpha R T_1}$

**2.1.3** on applique le 1<sup>er</sup> principe au gaz admis :  $\Delta U = W + Q$  l'admission est aussi rapide que l'on peut négliger les échanges thermiques avec le gaz poussant ;

$$n_0 c_v (T_1 - T_0) = -P_R \left( \frac{V_A}{\alpha} - V_0 \right)$$

avec  $V_0$  le volume qu'occupe le gaz admis dans le réservoir , on a :  $V_0 = \frac{n_0 R T_0}{P_R} = \frac{V_A T_0}{\alpha T_1}$

$$\implies \frac{c_v}{R} \left( 1 - \frac{T_0}{T_1} \right) = \frac{V_A}{\alpha} \left( 1 - \frac{T_0}{T_1} \right) \implies T_1 = T_0$$

**2.1.4**  $n_0 = \frac{P_R V_A}{\alpha R T_0} = \frac{25 \cdot 10^5 \cdot 0.8 \cdot 10^{-3}}{5 \cdot 8.31 \cdot 300} = 0.16 \text{ mol}$

**2.2**

**2.2.1** transformation adiabatique réversible d'un gaz parfait donc :  $P_R \left( \frac{V_A}{\alpha} \right)^\gamma = P_2 V_A^\gamma \implies P_2 = \frac{P_R}{\alpha^\gamma}$

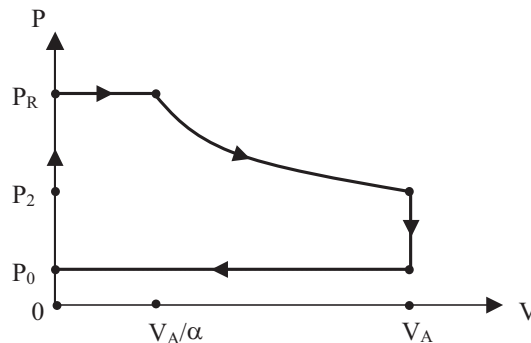
A.N :  $P_2 = 2.6 \cdot 10^5 \text{ Pa}$

**2.2.2**  $V_i = \frac{V_A}{\alpha}$  et  $V_f = V_A \implies W_2 = \int (-P dV) = \int \left( -\frac{P_2 V_A^\gamma}{V^\gamma} dV \right)$

$$\implies W_2 = \frac{P_R V_A}{(\gamma - 1) \alpha^\gamma} [1 - \alpha^{\gamma-1}]$$

**2.3**

**2.3.1 :**



**2.3.2**  $W_0 = \oint (-P dV) = -P_R \frac{V_A}{\alpha} + W_2 + P_0 V_A \implies$

$$W_0 = P_0 V_A - P_R \frac{V_A}{\alpha} + \frac{P_R V_A}{(\gamma - 1) \alpha^\gamma} [1 - \alpha^{\gamma-1}]$$

A.N :  $W_0 = -794 \text{ J}$

**2.3.3** soit  $\Delta t$  la durée d'un cycle , on a :  $D_1 = \frac{n_0 M}{\Delta t}$  et  $|W_0| = P \Delta t$  d'où :  $D_1 = \frac{P_R V_A M P}{\alpha R T_0 |W_0|}$  A.N :

$D_1 = 20.4 \text{ kg.h}^{-1}$

**2.3.3.1**  $\Delta t = \frac{|W_0|}{P} = 0.794 \text{ s}$

**3<sup>ème</sup> partie :**  
**Étude d'un moteur à turbine**

**3.1**

**3.1.1** le 1<sup>er</sup> principe pour un système ouvert en régime permanent s'écrit :  $\Delta(h + e_c + e_p) = w_i + q$  avec  $w_i$  travail massique indiqué et  $q$  chaleur massique.

**3.1.2** ici la tuyère est calorifugée  $q = 0$ , et nécessairement  $\Delta(e_c + e_p)$  est négligé, soit : pour un gaz parfait  $\frac{c_p}{M}(T_f - T_0) = \frac{W_T}{M}$  car  $W_T$  et  $c_p$  sont molaires.

**3.1.3** la transformation du gaz parfait est isentropique d'où :

$$T_f = T_0 \left(\frac{P_R}{P_0}\right)^{\frac{1-\gamma}{\gamma}} \implies W_T = \frac{\gamma R}{\gamma - 1} T_0 \left[\left(\frac{P_R}{P_0}\right)^{\frac{1-\gamma}{\gamma}} - 1\right]$$

A.N :  $W_T = -5.2 \text{ kJ.mol}^{-1} < 0$ , il s'agit donc bien d'un moteur.

**3.1.4**  $D_2 = \frac{MP}{|W_T|} = 19 \text{ kg.h}^{-1}$

**3.2**

**3.2.1** de même :

$$W'_T = \frac{\gamma R}{\gamma - 1} T_0 \left[\left(\frac{P_R}{P_0}\right)^{\frac{1-k}{k}} - 1\right]$$

A.N :  $W'_T = -3.1 \text{ kJ.mol}^{-1} < 0$

**3.2.2**  $D'_2 = \frac{MP}{|W'_T|} = 32 \text{ kg.h}^{-1}$

**4<sup>ème</sup> partie :**

### **Étude d'un moteur à réaction**

**4.1** le 1<sup>er</sup> principe pour un système ouvert en régime permanent s'écrit :

$$\Delta(h + e_c + e_p) = w_i + q$$

avec ici  $w_i = 0$  travail massique indiqué et  $q = 0$  chaleur massique,  $\Delta e_p$  est nécessairement négligé, donc :

$$\frac{c_p}{M}(T_f - T_0) + \frac{1}{2}(v^2 - v_0^2) = 0$$

transformation isentropique :  $T_f = T_0 \left(\frac{P_R}{P_0}\right)^{\frac{1-k'}{k'}} \implies v = \sqrt{2 \frac{\gamma R T_0}{M(\gamma-1)} \left[1 - \left(\frac{P_R}{P_0}\right)^{\frac{1-k'}{k'}}\right]}$

A.N :  $v = 269 \text{ m.s}^{-1}$

**4.2** la puissance cinétique sera définie par :  $P_c = \frac{dmv^2}{2} \frac{1}{dt} = \frac{v^2}{2} D_3 = 1 \text{ kW}$  soit :

$$D_3 = \frac{2}{v^2} P_c = 99.5 \text{ kg.h}^{-1}$$

### Deuxième problème : Mécanique

**1<sup>ère</sup> partie :**

#### **Mise en équation**

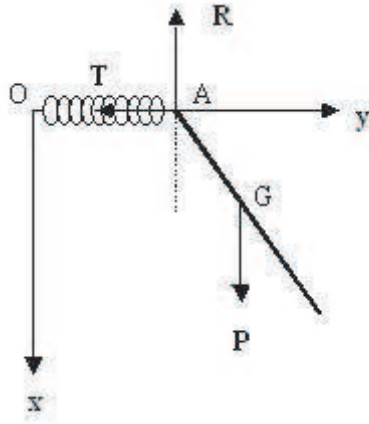
**1.1**

**1.1.1**  $x = \frac{2\ell}{2} \cos \theta = \ell \cos \theta$

**1.1.2**  $y = y_A + \frac{2\ell}{2} \sin \theta \implies y_A = y - \ell \sin \theta$

**1.2**

**1.2.1 :**



1.2.2  $m \vec{a}(G)_R = \vec{T} + \vec{P} + \vec{R}$

1.2.3 sur l'axe Ox :  $m\ddot{x} = -R + mg$

$$\implies \vec{R} = -R\vec{x} = -m[\ell\ddot{\theta} \sin \theta + \ell\dot{\theta}^2 \cos \theta + g]\vec{x}$$

sur l'axe Oy :  $m\ddot{y} = -ky_A = -k(y - \ell \sin \theta)$

$$\implies \ddot{y} + \omega_1^2 y = \omega_1^2 \ell \sin \theta$$

1.2.4 TMC en G par rapport à  $R_{gal}$  s'écrit :

$$\frac{d\vec{\sigma}_G}{dt} = \vec{M}_G(\vec{P}) + \vec{M}_G(\vec{T}) + \vec{M}_G(\vec{R})$$

1.2.5 on a :  $\vec{\sigma}_G = J\dot{\theta}\vec{z}$ , on projette le TMC sur Oz :

$$[\vec{M}_G(\vec{P})] \cdot \vec{z} = [\vec{G}\vec{G} \times \vec{P}] \cdot \vec{z} = 0$$

$$[\vec{M}_G(\vec{R})] \cdot \vec{z} = [\vec{G}\vec{A} \times (-R\vec{x})] \cdot \vec{z} = -\ell R \sin \theta$$

$$[\vec{M}_G(\vec{T})] \cdot \vec{z} = [\vec{G}\vec{A} \times (-ky_A\vec{y})] \cdot \vec{z} = k\ell y_A \cos \theta$$

il vient donc :

$$(1 + 3 \sin^2 \theta)\ddot{\theta} = -3(\omega_1^2 + \dot{\theta}^2) \cos \theta \sin \theta + \frac{3}{\ell}\omega_1^2 y \cos \theta - \omega_2^2 \sin \theta$$

## 2<sup>ème</sup> partie : Étude des petites oscillations de la barre

2.1  $\theta \approx 0 \implies \sin \theta \approx \theta, \cos \theta \approx 1$

donc :

$$\ddot{y} + \omega_1^2 y = \omega_1^2 z$$

$$\ddot{z} + (3\omega_1^2 + \omega_2^2)z = 3\omega_1^2 y$$

### 2.2

2.2.1 on a  $y = \underline{A} \exp i\Omega t \implies \ddot{y} = -\Omega^2 \underline{A} \exp i\Omega t$  et  $z = \underline{B} \exp i\Omega t \implies \ddot{z} = -\Omega^2 \underline{B} \exp i\Omega t$  en simplifiant par  $\exp i\Omega t$ , il vient :

$$\begin{aligned}
(\omega_1^2 - \Omega^2)\underline{A} - \omega_1^2\underline{B} &= 0 \\
-3\omega_1^2\underline{A} + (3\omega_1^2 + \omega_2^2 - \Omega^2)\underline{B} &= 0
\end{aligned}$$

**2.2.2** le déterminant  $\Delta$  du système est null

**2.2.3**

$$\Delta = 0 \iff (\omega_1^2 - \Omega^2)(3\omega_1^2 + \omega_2^2 - \Omega^2) - 3\omega_1^4 = 0$$

$$\text{soit : } \Omega^4 - (4\omega_1^2 + \omega_2^2)\Omega^2 + \omega_2^2\omega_1^2 = 0$$

**2.2.4** l'équation en 2.2.3 se résout en :

$\Omega_{1,2} = \sqrt{\frac{(4\omega_1^2 + \omega_2^2) \pm \sqrt{(4\omega_1^2 + \omega_2^2)^2 - 4\omega_2^2\omega_1^2}}{2}}$ , les équations sont linéaires, en faible mouvement, donc par superposition des solutions on aura :

$$\underline{y}(t) = \underline{A}_1 \exp i\Omega_1 t + \underline{A}_2 \exp i\Omega_2 t$$

et

$$\underline{z}(t) = \underline{B}_1 \exp i\Omega_1 t + \underline{B}_2 \exp i\Omega_2 t$$

tel que les constantes  $\underline{A}_1, \underline{A}_2, \underline{B}_1$  et  $\underline{B}_2$  sont déterminées par les conditions initiales

**2.3**

**2.3.1** on a :  $y(0) = y_A(0) + \ell \sin \theta_0 = \ell \theta_0$  ;  $z(0) = \ell \theta_0$  ;  $\dot{y}(0) = 0$  ;  $\dot{z}(0) = 0$  donc :

$$\begin{aligned}
\underline{A}_1 + \underline{A}_2 &= \ell \theta_0 \\
\Omega_1 \underline{A}_1 + \Omega_2 \underline{A}_2 &= 0 \implies \underline{A}_1 = \underline{B}_1 = \frac{\Omega_2}{\Omega_2 - \Omega_1} \ell \theta_0 < 0 \\
\underline{B}_1 + \underline{B}_2 &= \ell \theta_0 \implies \underline{A}_2 = \underline{B}_2 = \frac{\Omega_1}{\Omega_1 - \Omega_2} \ell \theta_0 > 0 \\
\Omega_1 \underline{B}_1 + \Omega_2 \underline{B}_2 &= 0
\end{aligned}$$

**2.3.2**

$$y(t) = \Re(\underline{y}(t)) = \frac{\Omega_2}{\Omega_2 - \Omega_1} \ell \theta_0 \cos(\Omega_1 t) + \frac{\Omega_1}{\Omega_1 - \Omega_2} \ell \theta_0 \cos(\Omega_2 t)$$

superposition de deux modes d'oscillations aux pulsations  $\Omega_1$  et  $\Omega_2$  ( pendule + ressort )

**2.3.3**

$$\theta(t) = \frac{1}{\ell} \Re(\underline{z}(t)) = \frac{\Omega_2}{\Omega_2 - \Omega_1} \theta_0 \cos(\Omega_1 t) + \frac{\Omega_1}{\Omega_1 - \Omega_2} \theta_0 \cos(\Omega_2 t)$$

en accord car pour les faibles mouvements  $y_A(t) \approx 0 \iff y = \ell \theta$ .

**fin du corrigé**