M.AFEKIR - MARRAKECH

www.marocprepas.com

marocprepas@yahoo.fr

Premier problème : Étude de quelques aspects mécaniques d'une roue de voiture

Première partie Équilibrage d'une roue de voiture

1.1. Étude cinétique

$$\overrightarrow{OA} = R \vec{e}_{Y'}$$

$$\vec{g} = -g \vec{e}_Z = -g \overrightarrow{K}_o$$

$$\overrightarrow{OO'} = X_o(t) \overrightarrow{I}_o + Y_o(t) \overrightarrow{J}_o + Z_o(t) \overrightarrow{K}_o$$

1.1.1. Vecteur position $\overrightarrow{O'A}$

$$\overrightarrow{O'A} = \overrightarrow{O'O} + \overrightarrow{OA} \quad \text{tels que} : \begin{cases} \overrightarrow{O'O} = e \overrightarrow{I}_o \\ \overrightarrow{OA} = R \left(\cos \theta \overrightarrow{J}_o + \sin \theta \overrightarrow{K}_o \right) \end{cases}$$

Soit: $\overrightarrow{O'A} \begin{pmatrix} e \\ R\cos\theta \\ R\sin\theta \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{I}_o,\overrightarrow{J}_o,\overrightarrow{K}_o\right)}$

1.1.2. Vecteur position $\overrightarrow{O'G}$

$$\overrightarrow{O'G}\left(m+\Delta m\right) = \Delta m \overrightarrow{O'A} + m \overrightarrow{O'O'} \quad \Longrightarrow \quad \overrightarrow{O'G} = \frac{\Delta m}{m+\Delta m} \left(e \ \overrightarrow{I}_o + R \left(\cos\theta \ \overrightarrow{J}_o \ + \ \sin\theta \ \overrightarrow{K}_o\right)\right)$$

Soit:
$$\overrightarrow{O'G} = \frac{m}{m + \Delta m} \begin{pmatrix} e \\ R\cos\theta \\ R\sin\theta \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{I}_o, \overrightarrow{J}_o, \overrightarrow{K}_o\right)}$$

1.1.3. Vitesse de A dans \mathcal{R}

$$\mathcal{R}_{\vec{V}_A} = \left(\frac{d\overrightarrow{O'A}}{dt}\right)_{\mathcal{R}} = R\dot{\theta} \left(-\sin\theta \overrightarrow{J}_o + \cos\theta \overrightarrow{K}_o\right)$$
Soit:
$$\mathcal{R}_{\vec{V}_A} = \begin{pmatrix} 0 \\ -R\dot{\theta}\sin\theta \\ R\dot{\theta}\cos\theta \end{pmatrix}_{\begin{pmatrix} \overrightarrow{I}_o, \overrightarrow{J}_o, \overrightarrow{K}_o \end{pmatrix}}$$

1.1.4. Moment cinétique de A dans \mathcal{R} calculé en O'

$$\mathcal{R}\vec{\sigma}_{A}(O') = \overrightarrow{O'A} \wedge \Delta m^{\mathcal{R}}\vec{v}_{A} = \Delta mR\dot{\theta} \left(R\overrightarrow{I}_{o} - e\cos\theta\overrightarrow{J}_{o} - e\sin\theta\overrightarrow{K}_{o}\right)$$
Soit:
$$\mathcal{R}\vec{\sigma}_{A}(O') = \Delta mR\dot{\theta} \begin{pmatrix} R \\ -e\cos\theta \\ -e\sin\theta \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{I}_{o},\overrightarrow{J}_{o},\overrightarrow{K}_{o}\right)}$$

- 1.1.5. Le référentiel barycentrique est tout référentiel dont le centre est le barycentre du système. Le référentiel barycentrique de la roue parfaite est \mathcal{R} .
 - 1.1.6. Théorème de KOENIG relatif au momet cinétique

$${}^{\mathcal{R}}\vec{\sigma}_O \ = \ {}^{\mathcal{R}^*}\vec{\sigma}_O \ + \ {}^{\mathcal{R}}\vec{\sigma}_O(G) \qquad \text{avec}: \qquad \begin{cases} {}^{\mathcal{R}}\vec{\sigma}_O(G) \ = \ M\overrightarrow{OG} \wedge {}^{\mathcal{R}}\vec{v}_G \\ M : \text{masse total du système} \end{cases}$$

1.1.7. Moment cinétique de la roue parfaite R dans \mathcal{R} calculé en O'

$$\mathcal{R}\vec{\sigma}_{R}(O') = I_{\Delta X}\dot{\theta} \overrightarrow{I}_{o} = \frac{mR^{2}}{2}\dot{\theta} \overrightarrow{I}_{o}$$
Soit:
$$\begin{pmatrix} \mathcal{R}\vec{\sigma}_{R}(O') & \begin{pmatrix} \frac{mR^{2}}{2}\dot{\theta} \\ 0 \\ 0 \end{pmatrix}_{\begin{pmatrix} \overrightarrow{I}_{o}, \overrightarrow{J}_{o}, \overrightarrow{K}_{o} \end{pmatrix}}$$

1.1.8. Moment cinétique ${}^{\mathcal{R}}\vec{\sigma}(O')$ de la roue complète

Soit:
$$\begin{array}{c} \mathcal{R}\vec{\sigma}(O') = \mathcal{R}\vec{\sigma}_R(O') + \mathcal{R}\vec{\sigma}_A(O') \\ \\ \mathcal{R}\vec{\sigma}(O') \begin{pmatrix} \frac{1}{2}mR^2\dot{\theta} + \Delta mR^2\dot{\theta} \\ -\Delta mR\dot{\theta}e\cos\theta \\ -\Delta mR\dot{\theta}e\sin\theta \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{T}_o,\overrightarrow{T}_o,\overrightarrow{K}_o\right)}$$

1.2. Étude dynamique

$$\overrightarrow{R} \quad \begin{pmatrix} R_{X_o} \\ R_{Y_o} \\ R_{Z_o} \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{I}_o, \overrightarrow{J}_o, \overrightarrow{K}_o\right)} \overrightarrow{P} \quad \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ -(m+\Delta m) g \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{I}_o, \overrightarrow{J}_o, \overrightarrow{K}_o\right)} \overrightarrow{C} \quad \begin{pmatrix} C_{X_o} \\ C_{Y_o} \\ C_{Z_o} \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{I}_o, \overrightarrow{J}_o, \overrightarrow{K}_o\right)} \overrightarrow{\Gamma}(t) \quad \begin{pmatrix} \Gamma(t) \\ 0 \\ 0 \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{I}_o, \overrightarrow{J}_o, \overrightarrow{K}_o\right)} \overrightarrow{\Gamma}(t)$$

Mouvement sans frottements $\iff \overrightarrow{R}.\overrightarrow{J}_o = 0 \implies R_{Y_o} = 0$

1.2.2. Une liaison pivot est parfaite si le moment des actions de contact par rapport à l'axe de rotation est nul.

Liaison pivot parfaite $\iff \mathcal{P}_{contact} = 0$ (puissance des actions de contacte)

$$\mathcal{P}_{contact} = \overrightarrow{C}.\overrightarrow{\Omega}_{\mathcal{R}'/\mathcal{R}} \qquad \text{(Mouvement de rotation autour d'un axe fixe)}$$

$$= 0 \iff \overrightarrow{C} \text{ est perpendiculaire à } \overrightarrow{\Omega}_{\mathcal{R}'/\mathcal{R}} \iff C_{X_o} = 0$$

1.2.3. Théorème du centre d'inertie

Soit un système de points matériels, de quantité de pouvement \overrightarrow{p} dans un référentiel \mathcal{R} , soumis sous la résultante des actions extérieurs \overrightarrow{f} dans \mathcal{R} ; le mouvement de ce système est régit par l'équation vectorielle :

$$\left(\frac{d\overrightarrow{p}}{dt}\right)_{\mathcal{R}} = \overrightarrow{f}$$

1.2.4. Théorème du moment cinétique

Dans un référentiel GALILÉEN \mathcal{R} , la dérivée par rapport au temps du moment cinétique $\overset{\mathcal{R}}{\sigma}_{O}$ d'un système matériel \mathcal{R} , en un point fixe O, est égale au moment $\mathcal{R}\overrightarrow{M}_O(\overrightarrow{f})$ par rapport à Ode la résultante des forces \overrightarrow{f} appliquées sur le système.

$$\left(\frac{d^{\mathcal{R}}\overrightarrow{\sigma}_{O}}{dt}\right)_{\mathcal{R}} = {^{\mathcal{R}}}\overrightarrow{M}_{O}(\overrightarrow{f})$$

Bilan des forces dans $\mathcal R$ non Galiléen

$$\overrightarrow{R} \begin{pmatrix} R_{X_o} \\ 0 \\ R_{Z_o} \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{T}_o, \overrightarrow{J}_o, \overrightarrow{K}_o\right)} \overrightarrow{P} \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ -(m+\Delta m) g \end{pmatrix}_{\left(\overrightarrow{T}_o, \overrightarrow{J}_o, \overrightarrow{K}_o\right)} \overrightarrow{f}_{ie} = -(m+\Delta m) \ddot{Y}_o(t) \overrightarrow{J}_o \text{ et } \overrightarrow{f}_{ic} = \overrightarrow{0}$$

1.2.6. Théorème du centre d'inertie dans \mathcal{R}

$$\boxed{ \left(m + \Delta m \right)^R \vec{a}_G = R_{X_o} \overrightarrow{I}_o - \left(m + \Delta m \right) \ddot{Y}(t) + \left(R_{Z_o} - \left(m + \Delta m \right) g \right) \overrightarrow{K}_o }$$

$${}^{\mathcal{R}}\vec{a}_G = \left(\frac{d^2O'G}{dt^2}\right)_{\mathcal{R}} = \frac{\Delta m}{m + \Delta m}R\dot{\theta}^2\left(-\cos\theta - \sin\theta\right) , \text{avec } \dot{\theta}(t) = \omega \text{ ou } \theta(t) = \omega t + \theta_o$$

1.2.7. Projection de l'équation précédente (obtenue en 1.2.6) suivant \overrightarrow{J}_o

Théorème du moment cinétique dans ${\mathcal R}$

$$\frac{\left(\frac{d^{\mathcal{R}}\vec{\sigma}(O')}{dt}\right)_{\mathcal{R}} = \overrightarrow{\mathcal{M}}_{O'}\left(\overrightarrow{P}\right) + \overrightarrow{\mathcal{M}}_{O'}\left(\overrightarrow{R}\right) + \overrightarrow{\mathcal{M}}_{O'}\left(\overrightarrow{f}_{ie}\right) + \overrightarrow{C} + \overrightarrow{\Gamma}}{3/15}$$

$$M. \text{ AFEKIR}(cpgeafer)$$

tels que :
$$\begin{cases} \overrightarrow{M}_{O'}\left(\overrightarrow{P}\right) &= \overrightarrow{O'G} \wedge (m + \Delta m)\overrightarrow{g} &= \Delta mg\left(e\overrightarrow{J}_o - R\cos\theta\overrightarrow{I}_o\right) \\ \overrightarrow{M}_{O'}\left(\overrightarrow{f}_{ie}\right) &= \overrightarrow{O'G} \wedge \overrightarrow{f}_{ie} &= \Delta m\ddot{Y}_o(t)\left(-e\overrightarrow{K}_o + R\sin\theta\overrightarrow{I}_o\right) \\ \left(\frac{d^{\mathcal{R}}\overrightarrow{\sigma}(O')}{dt}\right)_{\mathcal{R}} &= \Delta mR\omega^2 e\left(\sin\theta\overrightarrow{J}_o - \cos\theta\overrightarrow{K}_o\right) \\ \overrightarrow{C} &+ \overrightarrow{\Gamma}(t) &= C_{Y_o}\overrightarrow{J}_o + C_{Z_o}\overrightarrow{K}_o + \Gamma(t)\overrightarrow{I}_o \end{cases}$$

Projection de l'équation précédente (obtenue en 1.2.8) suivant \overrightarrow{I}_o

$$0 = \Gamma(t) - \Delta m g R \cos\theta + (\Delta m)^2 \ddot{Y}_o(t) R \sin\theta$$

tels que :
$$\Gamma(t) = \Delta m g R \cos \omega t \left(1 - R \omega^2 \frac{\Delta m}{g(m + \Delta m)} \sin \omega t \right)$$

1.3. **Applications**

1.3.1.

$$\ddot{Y}_o(t) = \frac{\Delta m}{m + \Delta m} R\omega^2 \cos(\omega t) \implies \dot{Y}_o(t) = \frac{\Delta m}{m + \Delta m} R\omega \sin(\omega t)$$

 $Y_o(t) = \frac{\Delta m}{m + \Delta m} R \left(1 - \cos \omega t \right) = \frac{Y_{o \; max}}{2} \left(1 - \cos \omega t \right) \quad , \quad \text{Mouvement de translation sinusoidal}$

$$Y_{o\ max} = 2R \frac{\Delta m}{m + \Delta m}$$

 $\boxed{Y_{o\ max} = 2R \frac{\Delta m}{m + \Delta m}}$ 1.3.2. φ étant faible \longrightarrow OA = OB = OD et $AB = Y_o(t)$ \Rightarrow $Y_o(t) = D\varphi(t)$

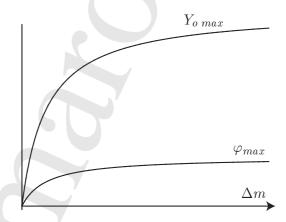
D'où:
$$Y_{o\ max} = D\varphi_{max}$$

1.3.3. Pour une roue complète parfaite

$$Y_{o\ max} = \varphi_{max} = 0$$

1.3.4.

$$Y_{o\ max} = 2R \frac{\Delta m}{m + \Delta m}$$
 et $\varphi_{max} = 2R \frac{\Delta m}{D(m + \Delta m)}$



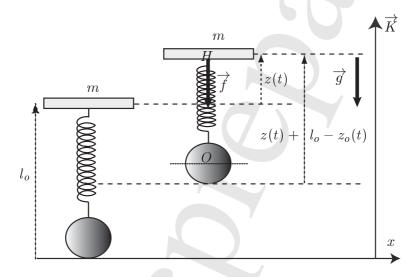
1.3.5. Le conducteur va ressentir des vibrtions au niveau du volant!!! **1.3.6.** Le but est de changer la position deu centre de masse de la roue et le positionner sur l'axe O'X: pour se faire, il suffit de placer la masse Δm en une position symétrique, par rapport à O'', au point A.

Deuxième partie Modélisation d'une supension d'automobile

2.1. Équation différentielle

2.1.1. L_o : longueur à vide du ressort et l_o sa longueur à l'équikibre. A l'équilibre : \overrightarrow{P} + \overrightarrow{f} = $\overrightarrow{0}$ avec \overrightarrow{P} = $-mg\overrightarrow{K}$ et \overrightarrow{f} = $-k(l_o-L_o)\overrightarrow{K}$

2.1.2. Bilan des forces exercées sur la masse m



Action de pesanteur

$$\overrightarrow{P} = -mg\overrightarrow{K}$$

- Action du ressort

$$\overrightarrow{f} = -k \left(\overrightarrow{OH}(t) - L_o \overrightarrow{K} \right) = -k \left(-\Delta l_o + z(t) - z_o(t) \right) \overrightarrow{K}$$

Action se l'amortisseur fluide

$$\overrightarrow{F} = -\alpha \overrightarrow{v_r} = -\alpha \left(\dot{z}(t) - \dot{z}_o(t) \right) \overrightarrow{K}$$

2.1.3. Théorème de la résultanté cinétique

$$-mq\overrightarrow{K} - k\left(-\Delta l_o + z(t) - z_o(t)\right)\overrightarrow{K} - \alpha\left(\dot{z}(t) - \dot{z}_o(t)\right)\overrightarrow{K} = m\ddot{z}(t)\overrightarrow{K}$$

Par projection de l'équation suivant \vec{u}_z tel que $k\Delta l_o=mg$, on en déduit l'équation suivante :

$$m\ddot{z}(t) + \alpha\dot{z}(t) + kz(t) = f(t)$$
 (2) avec $f(t) = \alpha\dot{z}_o(t) + kz_o(t)$

2.1.4. L'équation (2) pourra s'écrire sous la forme

$$z(t) + 2\frac{\beta}{\omega_o}\dot{z}(t) + \frac{1}{\omega_o^2}\ddot{z}(t) = G(t) \quad (3) \quad \text{tels que}: \quad \begin{cases} G(t) = \frac{f(t)}{k} = \frac{\alpha}{k}\dot{z}_o(t) + z_o(t) \\ \omega_o = \sqrt{\frac{k}{m}} \\ \beta = \frac{\alpha\omega_o}{2k} = \frac{\alpha}{2\sqrt{km}} \end{cases}$$

 $k \;\; {
m et} \;\; m \;\; {
m deux} \; {
m constantes} \; ; \;\; eta = f(lpha) \;\; {
m : d'où} \; {
m sa} \; {
m nomination} \; {
m coefficient} \; {
m d'amortissement} \; {
m réduit}.$

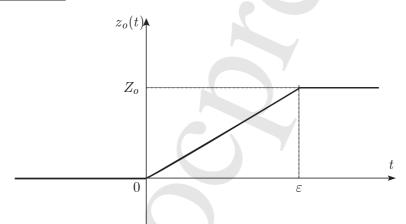
2.2. Réponse indicielle

2.2.1. Profil de la route : $z_o(t)$

$$\vec{v_o} = v_o \overrightarrow{I} = \frac{dx}{dt} \overrightarrow{I} \Leftrightarrow x(t) = v_o t + x_o$$

$$\begin{cases}
\underline{x \leqslant x_o} & \overline{z_o(t)} = 0 \\
\underline{x_o \leqslant x \leqslant x_1} & z_o(t) = ax + b & (C.I)
\end{cases}
\begin{cases}
0 = ax_o + b \\
Z_o = ax_1 + b
\end{cases}
\Rightarrow
\begin{cases}
a = \frac{Z_o}{\varepsilon v_o} \\
b = -\frac{Z_o}{\varepsilon v_o} x_o
\end{cases}$$
ou
$$z_o(t) = \overline{z_o} t$$

$$z_o(t) = \overline{z_o} t$$



2.2.2. Équations horires $z_o(t)$

$$z_o(t) = rac{Z_o}{arepsilon} t \quad ext{pour} \quad t \in [0, arepsilon]$$
 $z_o(t) = Z_o \quad ext{pour} \quad t \in [arepsilon, +\infty]$

2.2.3. Unités dans le (SI)

grandeur	k	α
unité (SI)	$kg.s^{-2}$	$kg.s^{-1}$

Applications numériques : $\omega_o = 10 \, s^{-1}$ et $\beta = 1.25$

Expression de G(t) pour t entre 0 et ε

$$\begin{cases} G(t) &= \frac{Z_o}{\varepsilon} \left(\frac{\alpha}{k} + t\right) \\ \text{avec} : & \begin{cases} 0 \leqslant t \leqslant \varepsilon = 10^{-3}s \\ \frac{\alpha}{k} = 0.25 \end{cases} \Rightarrow \frac{\alpha}{k} >> t \ \forall \ t \in [0, \varepsilon] \end{cases}$$

D'où : $G(t) \approx \frac{Z_o \alpha}{\varepsilon k}$ constant.

2.2.5.

$$G(t) = \frac{Z_o \alpha}{\varepsilon k}$$

L'équation différentielle (3) s'écrit pour $t \in [0, \varepsilon]$

$$z(t) + 2\frac{\beta}{\omega_o}\dot{z}(t) + \frac{1}{\omega_o^2}\ddot{z}(t) = \frac{Z_o\alpha}{\varepsilon k}$$
 (4)

Solution générale de l'équation (4) :

 $z(t) = A \exp r_1 t + B \exp r_2 t + C$ avec A et B constantes d'intégration

C: solution particulière de l'équation (4)

 r_1 et $r_2 > r_1$ sont solutions de l'équation caractéristique :

$$1+2r\frac{\beta}{\omega_o}+\frac{r^2}{\omega_o^2}=0 \ \ \text{de déscréménent} \ \ \Delta=\frac{\beta^2-1}{\omega_o}>0 \ \ \text{car} \ \beta<1$$

Soient : (avec
$$r_2 > r_1$$
)
$$\begin{cases} C = \frac{Z_o \alpha}{\varepsilon k} \\ r_1 = -\omega_o \left(\beta + \sqrt{\beta^2 - 1}\right) \\ r_2 = \omega_o \left(-\beta + \sqrt{\beta^2 - 1}\right) \end{cases}$$

2.2.6.

$$z(t) = A \exp r_1 t + B \exp r_2 t + C$$

Conditions initiales:
$$z(0) = 0$$
 et $\dot{z}(0) = 0$ \Rightarrow
$$\begin{cases} A = -\frac{r_2 C}{r_2 - r_1} \\ B = +\frac{r_1 C}{r_2 - r_1} \end{cases}$$

 $\begin{cases} z(t) = \frac{C}{r_2 - r_1} (r_2 - r_1 - r_2 \exp r_1 t + r_1 \exp r_2 t) \\ \dot{z}(t) = \frac{Cr_1 r_2}{r_2 - r_1} (\exp r_2 t - \exp r_1 t) \end{cases}$ Soient:

Dans le cadre de l'approximation admise ($|\varepsilon r_1| << 1 \;\; {\rm et} \;\; |\varepsilon r_2| << 1 \;\;)$:

$$1 + \exp \varepsilon r_1 \approx 1 + r_1 \varepsilon$$
 et $1 + \exp \varepsilon r_2 \approx 1 + r_2 \varepsilon$

Soient:
$$\begin{cases} z(\varepsilon) \approx \frac{C}{r_2 - r_1} \left(r_2 - r_1 - r_2 \left(1 + r_1 \varepsilon \right) + r_1 \left(1 + r_2 \varepsilon \right) \right) \\ \dot{z}(\varepsilon) \approx \frac{C r_1 r_2}{r_2 - r_1} \left(\left(1 + r_2 \varepsilon \right) - \left(1 + r_1 \varepsilon \right) \right) = C r_1 r_2 \varepsilon \end{cases}$$

$$\begin{cases} z(\varepsilon) \approx 0 \\ \dot{z}(\varepsilon) \approx Z_o \omega_o^2 \frac{\alpha}{k} = 2,5 \ ms^{-1} \neq 0 \end{cases}$$

2.2.7. Pour $t \in [\varepsilon_+, +\infty[$ l'équation différentielle (3) s'écrit :

$$z(t) + 2\frac{\beta}{\omega_o}\dot{z}(t) + \frac{1}{\omega_o^2}\ddot{z}(t) = Z_o \tag{5}$$

Solution générale de l'équation (5) :

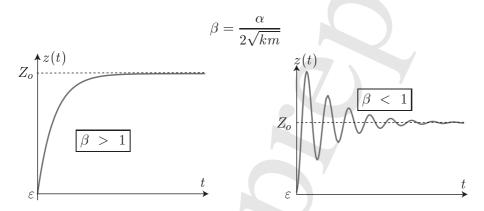
 $z(t) = A' \exp r_1 t + B' \exp r_2 t + Z_o$ avec A' et B' constantes d'intégration

Soient :

$$\begin{cases} A' \approx -\frac{Z_o r_2}{r_2 - r_1} = \frac{Z_o}{2} \left(1 - \frac{\beta}{\sqrt{\beta^2 - 1}} \right) \\ B' \approx +\frac{Z_o r_1}{r_2 - r_1} = \frac{Z_o}{2} \left(1 + \frac{\beta}{\sqrt{\beta^2 - 1}} \right) \end{cases}$$

$$z(t) = \frac{Z_o}{2} \left(1 - \frac{\beta}{\sqrt{\beta^2 - 1}} \right) \exp r_1 t + \frac{Z_o}{2} \left(1 + \frac{\beta}{\sqrt{\beta^2 - 1}} \right) \exp r_2 t + Z_o$$

2.2.8.



- **2.2.9**. Le vieillissement entraine une déminution du coefficient β qui tendra vers une valeur *inférieur* à 1. Dans ces conditions lorsque le véhicule rencontre un obstacle sur la route, fini le *confort* pour les usagers (passagers).
 - 2.2.10. Hors sécurité!!
- 2.3. Réponse harmonique

$$z_o(t) = Z_o \cos \omega t$$
 et en notation complexe : $\underline{z}(t) = \underline{Z} \exp i \omega t$

2.3.1. Fonction de transfert : $\underline{\underline{H}}(i\omega) = \underline{Z}/\underline{Z}_o$. En notation complexe, l'équation différentielle (3) s'écrit :

$$\underline{z}(t) + 2\frac{\beta}{\omega_o} \underline{\dot{z}}(t) + \frac{1}{\omega_o^2} \underline{\ddot{z}}(t) = \frac{\alpha}{k} \underline{\dot{z}}_o(t) + \underline{z}_o(t)$$
ou: $\underline{z}(t) \left(1 + 2i\beta \frac{\omega}{\omega_o} - \frac{\omega^2}{\omega_o^2} \right) = \underline{z}_o(t) \left(i\omega \frac{\alpha}{k} + 1 \right) = \underline{z}_o(t) \left(2i\beta \frac{\omega}{\omega_o} + 1 \right)$

$$D'où: \qquad H(i\omega) = \frac{1 + 2i\beta \frac{\omega}{\omega_o}}{1 + 2i\beta \frac{\omega}{\omega_o} - \frac{\omega^2}{\omega_o^2}}$$

2.3.2. Gain en décibel $G(\omega)$

$$G(\omega) = 20\log_{10} H(\omega) = 10\log_{10} \left(\frac{1 + 4\beta^2 \frac{\omega^2}{\omega_o^2}}{\left(1 - \frac{\omega^2}{\omega_o^2}\right)^2 + 4\beta^2 \frac{\omega^2}{\omega_o^2}} \right)$$

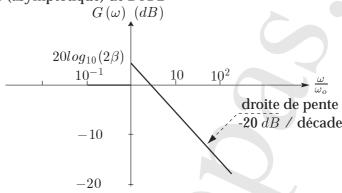
 \circ pour ω << ω_o

$$G(\omega) \sim 0$$
 droite horizontale

 \circ pour $\omega >> \omega_o$

$$G(\omega) \sim -20 \log_{10} \left(\frac{\omega}{\omega_o} \right) + 20 \log_{10}(2\beta)$$
 droite oblique de pente -20 décibel par décade

2.3.3. Diagramme (asymptotique) de BODE



Le gain est maximum au voisinage des faibles fréquaences et s'atténue au voisinage des hautes fréquences.

2.3.4. Pulsation ω en fonction de λ

$$v = \frac{dx}{dt}$$
 \Rightarrow $x(t) = vt + x_o$ \Rightarrow $z_o(t) = Z_o \cos \omega t = Z_o \cos \frac{\omega}{v} (x - x_o) = z_o(x)$

$$\lambda$$
 étant la période spatiale \Leftrightarrow $z_o(x+\lambda)=z_o(x)$ \Leftrightarrow $\frac{\omega}{v}\lambda=2\pi$

d'où :
$$\omega = 2 \frac{v_o \pi}{\lambda}$$

2.3.5. Rallye Paris-Dakar

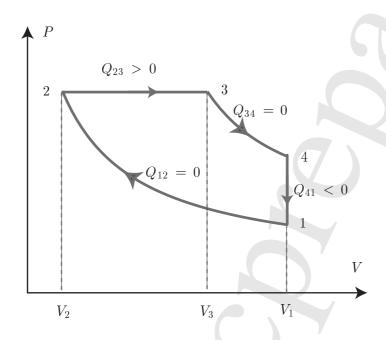
$$v_{min} = 10 \frac{\lambda \omega_o}{2\pi}$$

2.3.6. On consrille aux pilote d'abaisser leurs vitesse au niveau de cette zone!!

Deuxième problème : Étude thermodynamique d'un moteur de voiture

Première partie Étude qualitative du cycle

Le cycle étudié est celui d'un moteur thermique. Or un moteur ditherme ne peut que fournir du travail $W=-\int p dV < 0$ (surface délimitée par le cycle dans le dans le plan de CLAPYRON $(P\,,V)$) : c'est le cas lorsque le cycle est décrit dans le sens des aiguilles d'une montre .



Deuxième partie Étude quantitative du cycle

2.1. Point 2

2.1.1. Température T_2

La transformation (12) est adiabatique réversible

Loi de Laplace
$$T_1V_1^{\gamma-1}=T_2V_2^{\gamma-1}$$
 \Longrightarrow $T_2=T_1\tau^{\gamma-1}$

Application numérique :

$$T_2 = 750 \, K$$

2.1.2. Pression P_2

$$\text{Loi de Laplace} \quad T_1 P 1^{\frac{1-\gamma}{\gamma}} \, = \, T_2 P 2^{\frac{1-\gamma}{\gamma}} \, , \quad \Longrightarrow \qquad \qquad P_2 = P_1 \left(\frac{T_1}{T_2} \right)^{\frac{\gamma}{1-\gamma}} = P_1 \tau^{\gamma}$$

Application numérique :

$$P_2 = 25 \times 10^5 \, Pa$$

2.2. Point 3

2.2.1. Rapport des températures α

$$\alpha = \frac{T_{max}}{T_{min}} = \frac{T_3}{T_1}$$

2.2.2. Tempéature T_3

$$T_3 = \alpha T_1 = 3000 \, K$$

2.2.3. Pression P_3

$$P_3 = P_2 = 25 \times 10^5 \, Pa$$

2.3. Point 4

2.3.1. Tempéature T_4

$$T_4 V_1^{\gamma - 1} = T_3 V_3^{\gamma - 1} \qquad \text{et} \qquad \frac{V_2}{T_2} = \frac{V_3}{T_3} \qquad ; \qquad T_3 = \alpha T_1 \qquad \text{et} \qquad T2 = T_1 \tau^{\gamma - 1}$$

$$\implies T_4 V_1^{\gamma - 1} = T_3 \left(T_3 \frac{V_2}{T_2} \right)^{\gamma - 1} = \alpha^{\gamma} V_2^{\gamma - 1} T_1 \tau^{-(1 - \gamma)^2}$$
 soit :
$$T_4 = \alpha^{\gamma} \tau^{\gamma (1 - \gamma)} T_1$$

2.3.2. Pression P_4

$$\frac{P_4}{T_4} = \frac{P_1}{T_1} \implies P_4 = \alpha^{\gamma} \tau^{\gamma(1-\gamma)} P_1$$

Application numérique :

Application numérique :

$$P_4 \simeq 7,00 \times 10^5 \, Pa$$

 $T_4 \simeq 2080 \, K$

Troisième partie Rendement d'un cycle moteur

3.1. Rendement η d'un cycle moteur compte tenu de la vocation du moteur :

 $\eta = \frac{\text{transfert d'énergie utile pour l'utilisateur}}{\text{Transfert d'énergie dépensée pour faire fonctionner le moteur}}$

3.2. Rendement du cycle théorique

3.2.1. Expression de η

$$\eta = -\frac{W}{Q_{23}} \quad \text{avec} \quad \Delta U_{cycle} = W + Q_{23} + Q_{41} = 0$$

$$Q_{23} = \Delta H_{23} = mc_p \left(T_3 - T_2 \right) \quad \text{et} \quad Q_{41} = \Delta H_{41} = mc_v \left(T_1 - T_4 \right)$$

$$\text{soit:} \quad \boxed{\eta = 1 + \frac{Q_{41}}{Q_{23}} = 1 + \frac{1}{\gamma} \left(\frac{T_1 - T_4}{T_3 - T_2} \right)}$$

3.2.2.

$$\eta = 1 + \frac{1}{\gamma} \frac{T_1}{T_3} \left(\frac{1 - \frac{T_4}{T_1}}{1 - \frac{T_2}{T_3}} \right) = 1 + \frac{1}{\gamma \alpha} \left(\frac{1 - \alpha^{\gamma} \tau^{\gamma(1 - \gamma)}}{1 - \frac{T_2}{T_3}} \right) \quad \text{avec} \quad \frac{T_2}{T_3} = \frac{T_2}{T_1} \frac{T_1}{T_3} = \frac{1}{\alpha} \tau^{\gamma - 1}$$

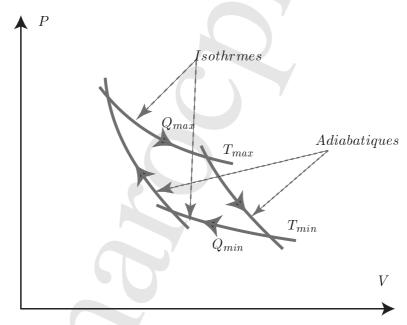
$$\text{soit:} \qquad \qquad \eta = 1 + \frac{1}{\gamma} \left(\frac{1 - \alpha^{\gamma} \tau^{\gamma(1 - \gamma)}}{\alpha - \tau^{\gamma - 1}} \right)$$

3.2.3. Application numérique :

$$\eta \approx 43^{\,o}/_{o}$$

3.3. Cycle de Carnot

3.3.1. Le cycle de CARNOT est un cycle *réversible* décrit par une machine thermique ditherme ; il est constitué de deux *isothermes*, de températures égales à celles des sources, et de deux portions d'*adiabatiques* séparant les deux isothermes.



3.3.2. Rendement η_c du cycle moteur de CARNOT

$$\eta_c = -\frac{W}{Q_{max}} = 1 + \frac{Q_{min}}{Q_{max}}$$

Le 1^{er} et $2^{\grave{e}me}$ principe de la thermodynamique :

$$\begin{cases} \Delta U_{\rm cycle} &= W + Q_{\rm min} + Q_{\rm max} = 0 \\ \Delta S_{\rm cycle} &= \frac{Q_{\rm min}}{T_{\rm min}} + \frac{Q_{\rm max}}{T_{\rm max}} = 0 \end{cases}$$

soit:

$$\eta_c = 1 - \frac{T_{min}}{T_{max}}$$

3.3.3.

$$\eta_c = 1 - \frac{T_1}{T_3} = 90^{\,o}/_o$$

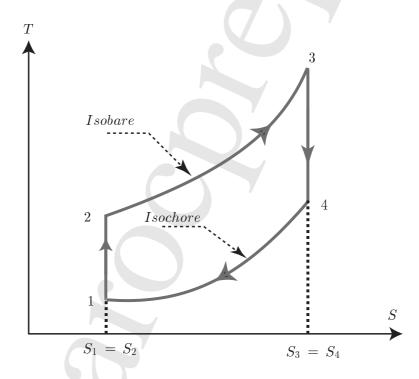
3.3.4.

$$\eta_c$$
 > η

Le fait de considérer que les transformations $(1 \to 2)$ et $(3 \to 4)$ sont adiabatique (absence d'échanges thermiques par les parois des cylindres) réversibles (absence de frottements des pistons sur les cylindres) n'est qu'une hypothèse.

Quatrième partie Prise en compte des frottements internes

4.1.



4.2. Énoncé du second principe de la thermodynamique (principe de l'évolution) : Pour tout système fermé, il existe une fonction d'état S, extensive et non conservative, appelée fonction entropie ; tel qu'au cours d'une transformation finie entre les instants t_i et t_f :

$$\Delta S \ = \ S^e \ + \ S^p \qquad \text{avec} \qquad \left\{ \begin{array}{ll} S^e \ : \ \text{terme d'échange} \\ S^p(\geqslant 0) \ : \ \text{terme de production ou de création} \end{array} \right.$$

tels que :
$$\begin{cases} S^e &= \int \frac{\delta Q}{T} \\ Q &: \text{ transfert thermique} \\ S^e &> 0 \text{ pour une transformation irré vérsible} \\ S^e &= 0 \text{ pour une transformation ré vérsible} \end{cases}$$
 Énoncés historiques :

Énoncé de CLAUSIUS :

La chaleur ne peut pas passer d'elle meme d'un corps froid à un corp chaud.

Communication à l'académie de Berlin , 1850

Énoncé de THOMSON:

Un système en contact avec une seule source thermique ne peut, au cours d'un cycle, que recevoir du travail et fournir de la chaleur.

William thomson (Lord kelvin), 1851

4.3.

- Les étapes (B) et (D) sont adiabatiques réversibles \Longrightarrow isentropiques.
- Les étapes (B') et (D') sont adiabatiques irréversibles \Longrightarrow augmentation d'entropie (désordre).
- Conséquences : $S_{2}^{'} > S_{2} = S_{1}$ et $S_{4}^{'} > S_{4} = S_{3}$

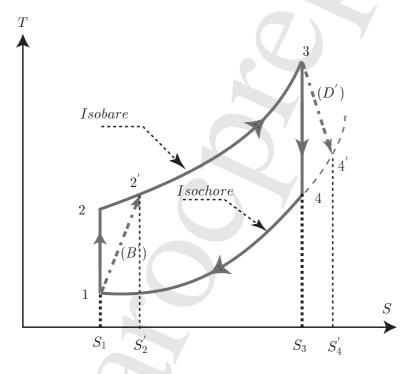


FIG. 1 -

- 4.4. L'augmentation d'entropie (désordre) s'accompagne d'une augmentation d'agitation thermique:
- Le long de l'isobare (23), la température augmente de 2 à 3.
- Le long de l'isochore (41), la température déminue de 4 à 1.
- Conséquences : $T_2^{'} > T_2$ et $T_4 < T_4^{'}$

4.5. On pose :

$$\beta = \frac{T_2^{'}}{T_2} = \frac{T_4^{'}}{T_4}$$

4.5.1. Expression du rendement η

$$\begin{split} \eta' &= -\frac{W^{'}}{Q_{2^{'}3}} \quad \text{avec} \quad \Delta U_{cycle}^{'} = W^{'} + Q_{2^{'}3} + Q_{4^{'}1} = 0 \\ Q_{2^{'}3} &= \Delta H_{2^{'}3}^{'} = mc_{p} \left(T_{3} - T_{2}^{'} \right) \quad \text{et} \quad Q_{4^{'}1} = \Delta H_{4^{'}1}^{'} = mc_{v} \left(T_{1} - T_{4}^{'} \right) \\ \text{soit} : \quad \boxed{ \eta' = 1 + \frac{Q_{4^{'}1}}{Q_{2^{'}3}} = 1 + \frac{1}{\gamma} \left(\frac{T_{1} - T_{4}^{'}}{T_{3} - T_{2}^{'}} \right) } \end{split}$$

4.5.2.

$$\eta' = 1 + rac{1}{\gamma} \left(rac{T_1 - eta T_4}{T_3 - eta T_2}
ight)$$

4.5.3. On introduit le paramètre x tel que : $1 \le x \le \beta$

Soit:

soit:
$$\eta(x) = 1 + \frac{1}{\gamma} \left(\frac{T_1 - xT_4}{T_3 - xT_2} \right)$$
 avec $\eta' = \eta(x = \beta)$ et $\eta = \eta(x = 1)$

puis, on étudie la fonction $\eta(x)$ dans l'intervalle $[1,\beta]$

$$\frac{d\eta(x)}{dx} = \frac{T_1T_2 - T_3T_4}{\gamma \left(T_3 - xT_2\right)^2} < 0 \implies \eta(x) \text{ est une fonction décroissante sur l'intervalle } [1, \beta]$$

4.5.4. Le rôle des huilles de lubrification est de minimiser les frottement des pistons sur les cylindres et, donc, minimiser les pertes par effet joule et par conséquent avoir un bon rendement des moteurs!!