

# I) Une force centrale et conservative

Pour une force centrale conservative :  $\vec{F} \cdot d\vec{r} = \vec{F} \cdot \vec{dr} = F \cdot dr$

$$\Rightarrow E_p(r, \theta, \phi) = E_p(r)$$

Si  $F > 0$  : La force éloigne l'objet de O, F est répulsive

$E_p \propto$  avec  $r$ .

Si  $F < 0$  : attire vers attractive

$E_p \propto$  avec  $r$ .

## 2) Interaction entre 2 masses ponctuelles

Force de gravitation :  $\vec{F}_{1/2} = - \frac{G M_1 M_2}{r^2} \vec{e}_{12}$

$$G = 6,67 \times 10^{-11} \text{ m}^3 \cdot \text{kg}^{-1} \cdot \text{s}^{-2}$$

$F < 0$  : La force est attractive. (pas de masse négative)

La masse gravitationnelle utilisée est la même que la masse inerte des

PFD :  $m_{\text{inerte}} \vec{a} = - \frac{G}{r^2} m_{\text{grave}} m_{\text{grave}} \vec{e}_{12}$

En particulier pour la Terre, un corps à sa surface

vérifie :  $m_i \vec{a} = m_g \vec{g}$

avec  $g = G \frac{M_T}{R_T^2}$

Donc  $a = \frac{m_g}{m_i} g$

Les expériences montrent  $\frac{m_g}{m_i} = 1,0000 \pm 10^{-12}$

VIDEO

La chute libre ~~des corps~~ est identique pour tous les corps.

(2)

### 3) Interaction avec un corps non ponctuel

↳ Le champ gravitationnel créé par une distribution de masse:

$$\vec{G}(H) = - \sum_{i=1}^N g_{m_i} \frac{\vec{P_i H}}{|\vec{P_i H}|^3}$$

par principe de superposition.

Limite continue: 
$$\vec{G}(H) = - \iiint_{\text{Distribution}} g e(P) \times \frac{\vec{PH}}{PH^3} d\tau(P)$$

Pour un astre sphérique de rayon R:

• Si  $e(r, \theta, \varphi) = e(r)$ :

Il y a symétrie de révolution

$$\iiint_{\text{Astre}} d\tau(P) = 4\pi \int_0^R r^2 dr$$

donc:

$$\begin{cases} \vec{G}(H) = -g \frac{M_{\text{astre}}}{r^2} \vec{e}_r \\ M_{\text{astre}} = 4\pi \int_0^R e(r) r^2 dr \end{cases}$$

• Si  $r \gg R$ : 
$$\vec{G}(H) = -g \frac{M_{\text{astre}}}{r^3} \vec{r}$$

• Simplifications encore valables si  $\frac{dR}{R} \ll 1$  (dR = aspérités de l'astre)  
ou  $r \gg dR$ .

Pour la Terre au niveau de Paris:

$$G = g = 9,81 \text{ m/s}^2$$

$$R_T (\text{équateur}) = 6378,1 \text{ km}$$

$$R_T (\text{pôle}) = 6356,7 \text{ km}$$

Mesure de G:

$$\begin{aligned} m \ddot{z} &= m g \\ \dot{z} &= gt \quad (v_0 = 0) \\ \text{Donc } g &= \frac{\Delta z}{\Delta t^2} \end{aligned} \quad \begin{aligned} \text{et } z &= \frac{1}{2} g t^2 + z_0 \\ \rightarrow z - z_0 &= \frac{1}{2} g \Delta t^2 \\ \rightarrow g &= 2 \frac{\Delta z}{\Delta t^2} \end{aligned}$$

## II / Lois de Kepler

### 1) Loi des orbites (1605)

Démo: • Mouvement plan

Force centrale + THC  $\Rightarrow \mathcal{L}$  est une cste du mouvement et  $\vec{L} = m \vec{r} \wedge \vec{v}$

Le mouvement se fait dans le plan orthogonal à  $\vec{L}$

$$\frac{d\vec{L}}{dt} = \sum \vec{r}_i \wedge \vec{F}_i = \vec{r} \wedge \vec{F}_g = r F_g \vec{e}_r \wedge \vec{e}_r = \vec{0}$$

$\rightarrow$  Coordonnées polaires.

• Ellipses

PFD:  $m \vec{a} = -g \frac{Mm}{r^2} \vec{e}_r$

$$\begin{cases} \text{sur } \vec{e}_r : m \frac{dv_r}{dt} = -g \frac{Mm}{r^2} \\ \text{sur } \vec{e}_\theta : m \frac{dv_\theta}{dt} = 0 \end{cases}$$

$$\begin{cases} \ddot{r} - r \dot{\theta}^2 = -g \frac{Mm}{r^2} \\ 2r\dot{\theta} + r\ddot{\theta} = 0 \Rightarrow \frac{d(r^2 \dot{\theta})}{dt} = 0 \\ \Rightarrow r^2 \dot{\theta} = \text{cste} = C \end{cases}$$

Energie:  $F_g = -\frac{dE_p}{dr} \Rightarrow E_p = -g \frac{Mm}{r}$

$$E_m = \text{cste} = E_c + E_p = \frac{1}{2} m (\dot{r}^2 + (r\dot{\theta})^2) - g \frac{mM}{r}$$

$$= \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + E_{p,\text{eff}}$$

$$E_{p,\text{eff}} = \frac{1}{2} m r^2 \dot{\theta}^2 - g \frac{mM}{r}$$

$$= \frac{1}{2} m \frac{C^2}{r^2} - g \frac{mM}{r}$$

## Variables de Binet :

$$u = \frac{1}{r} ; \quad \dot{r} = -C \frac{du}{d\theta} ; \quad \ddot{r} = -C \frac{d^2u}{d\theta^2}$$

$$\text{PFD : } \frac{d^2u}{d\theta^2} + u = \frac{GM}{C^2}$$

Solutions :

$$u = A \cos(\theta - \theta_0) + \frac{GM}{C^2}$$

$$\Rightarrow \frac{1}{r} = \frac{AC^2 \cos(\theta - \theta_0) + GM}{C^2}$$

$$\Rightarrow r = \frac{C^2/GM}{1 + \frac{AC^2}{GM} \cos(\theta - \theta_0)} \quad (\theta_0 = 0)$$

$$r = \frac{p}{1 + e \cos \theta}, \quad p = \frac{C^2}{GM}, \quad e = \frac{AC^2}{GM}$$

Equation de conique

p: paramètre

e: excentricité

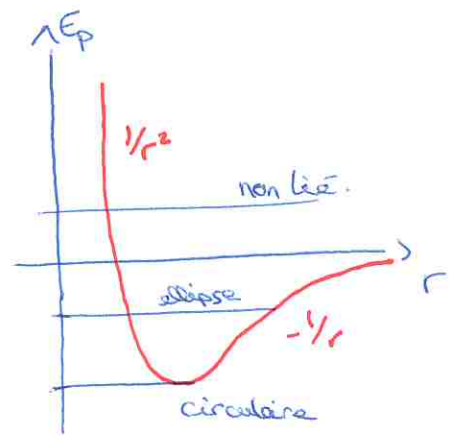
## 2) Loi des aires (1604)

Vitesse areolaire: Vitesse à laquelle le rayon vecteur balaie l'aire et définie par la trajectoire:  $V = \frac{dA}{dt}$

On montrera que  $ct(t) = \frac{Ct}{2}$ .

$$\text{TD : Aire balayée pdt } dt : \frac{1}{2} dA = \frac{r^2 d\theta}{2} \rightarrow V = \frac{C}{2} = \text{cte}$$

$$ct(t) = \frac{Ct}{2}$$



### 3) Loi des périodes (1618)

$\frac{T^2}{a^3}$  est une constante.

Soit une période  $T$ ,  $ct = \pi ab = \frac{CT}{2}$   
 et  $b^2 = (1-e^2)a^2$

$$\Rightarrow ct = \pi a^2 \sqrt{1-e^2} = \frac{CT}{2}$$

$$C = \sqrt{GM_p}$$

$$\Rightarrow ct^2 = \frac{C^2 T^2}{4} \Rightarrow \pi^2 a^4 (1-e^2) = \frac{GM T^2 P}{4}$$

$$\text{et } P = a(1-e^2)$$

$$\Rightarrow \pi^2 a^4 (1-e^2) = \frac{GM}{4} T^2 a (1-e^2)$$

$$\left[ \frac{T^2}{a^3} = \frac{4\pi^2}{GM} \right]$$

Rajouter le calcul pour le cas où les masses des objets sont similaires : Pluton/Charon  
 cf : <http://villemin.gerard.free.fr/Cosmogra/aCALCUL/Charon.htm>

### III/ Satellisation (peut sauter)

#### 1/ Vitesse de libération

Ne pas parler des vitesses cosmiques.



### III / Vitesses cosmiques

6

#### 1) Première vitesse cosmique

Vitesse pour mettre un objet en orbite à la surface de la Terre, avec un tir horizontal.

$$\left( \begin{array}{l} \Rightarrow \text{Orbite circulaire : } \vec{v} = R_T \dot{\theta} \vec{e}_\theta \\ \Rightarrow \mathcal{L} = \text{cste} = m R_T^2 \dot{\theta} \Rightarrow \dot{\theta} = \text{cste} \\ \Rightarrow R_T \dot{\theta} = v_0 \rightarrow \vec{v} = v_0 \vec{e}_\theta \end{array} \right) \left( \begin{array}{l} \vec{a} = -\frac{v^2}{r} \vec{e}_r \\ \text{PFD:} \\ -m \frac{v^2}{R_T} \vec{e}_r = -\frac{G M_T m}{R_T^2} \vec{e}_r \end{array} \right)$$

$$\boxed{v_1 = \sqrt{\frac{G M_T}{R_T}} \simeq 7,9 \text{ km/s.}}$$

#### 2) 2<sup>e</sup> vitesse cosmique

Vitesse de libération de la Terre : vitesse nulle à l' $\infty$

Conservation  $E_m$  :

$$E_{m_{\text{ini}}} = \frac{1}{2} m v^2 - \frac{G M_T m}{R_T} = E_{m_\infty} = 0$$

$$\text{Donc } v_2 = \sqrt{\frac{2 G M_T}{R_T}} \simeq 11,2 \text{ km/s}$$

#### 3) 3<sup>e</sup> vitesse cosmique

Vitesse de libération du soleil pour un satellite lancé depuis la terre.

$$v_3 = \sqrt{\frac{2 G M_\odot}{R_T + 1 \text{ UA}}} \simeq 42,1 \text{ km/s.} \quad 1 \text{ UA} = 150 \times 10^6 \text{ km}$$

#### 4) Limites

• Frottements : Chauffe trop

•  $v_{\text{ini}}$  pas réalisable

$\rightarrow$  Moteurs

CCF.

0,428  
0,442  
0,583  
0,493  
0,435  
0,436  
0,471  
0,451  
0,432  
0,434  
0,442  
0,448

$\phi_{\text{huile}} = 12 \text{ mm}$

$$D = 93,95 (\pm 0,05) - 0,17$$

◦ Refaire dessin bien pour mettre dans slides

◦ Revoir Gauss, Théorème de Gauss.  
↳ Champ nul de Planète creuse.

◦ Montrer au moins 1<sup>ère</sup> et 3<sup>e</sup>

2<sup>e</sup> Lois de Kepler  
↳ Conservation moment cinétique.

◦  $\mathbb{R}$

◦ Newton, avec ses 3 lois permet d'expliquer / retrouver les lois de Kepler.

◦ Slide analogie Electromag. - Gravitation.

◦ Vitesses cosmiques → juste libération en exemple ou traiter satellite.

◦ Revoir Cavendish.

◦ Equation de poisson  $\vec{G} = -g \vec{\text{grad}} \phi$

$$\Delta \phi = \dots ?$$

Phénomène de marée +  
Référentiels non galiléens