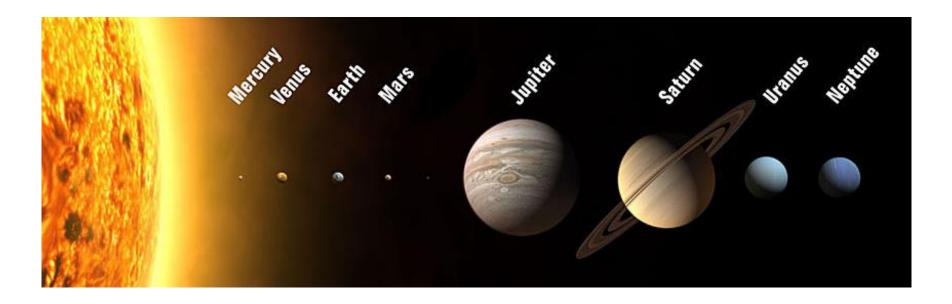


# Cours 20 - 21/11/2024

### 9. Moment cinétique; Force de gravitation; Satellites

- 9.1. Moment cinétique
- 9.2. Force de gravitation



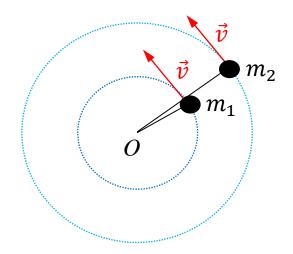


■ Introduction: <u>Moment</u> cinétique



du latin *momentum* qui est la contraction de *movimentum* qui veut dire mouvement

Mouvement circulaire uniforme dans un plan



- La quantité de mouvement est  $\vec{p} = m\vec{v}$ , donc elle n'est pas conservée dans un mouvement circulaire uniforme.
- La vitesse est constante, donc p = mv constante.
- Les particules 1 et 2 ayant la même vitesse, p=mv identique pour les deux. Pourtant, le mouvement n'est pas le même. Comment définir une grandeur qui représente les caractéristiques d'un mouvement circulaire ?

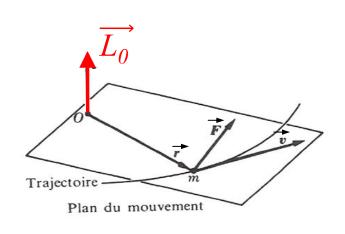


on introduit une nouvelle grandeur physique que l'on appelle le <u>moment cinétique</u>



Définition du moment cinétique

Le moment cinétique  $\vec{L}$ , défini par rapport au point O, s'écrit :



$$\overrightarrow{L_O} = \overrightarrow{r} \times \overrightarrow{p} = \overrightarrow{r} \times m\overrightarrow{v}$$

Le moment cinétique est un vecteur perpendiculaire au plan défini par  $\vec{r}$  et  $\vec{v}$ 

Le moment cinétique se calcule par rapport à un point fixe (ici le point O)

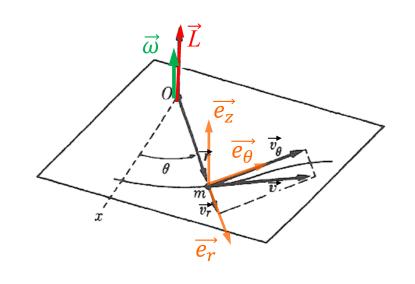
Attention : le moment cinétique dépend du choix de l'origine

⇒ il faut toujours préciser l'origine et ne jamais combiner des moments cinétiques ayant des origines différentes.

Remarque : l'origine est un point fixe par définition.



### ■ Mouvement curviligne $(r \neq cte)$



La vitesse peut être décomposée en une composante radiale  $(\overline{v_r})$ et une composante transversale  $(\overrightarrow{v_{\theta}})$ , soit  $\overrightarrow{v} = v_r \overrightarrow{e_r} + v_{\theta} \overrightarrow{e_{\theta}}$ 

En posant  $\rho$  le rayon de courbure, tel que  $\vec{r} = \rho \vec{e_r}$ 

$$\overrightarrow{L_O} = m \overrightarrow{r} \times \overrightarrow{v} = m\rho \overrightarrow{e_r} \times v_r \overrightarrow{e_r} + m\rho \overrightarrow{e_r} \times v_\theta \overrightarrow{e_\theta}$$

or 
$$\overrightarrow{e_r} \times \overrightarrow{e_r} = \overrightarrow{0}$$
 d'où  $\overrightarrow{L_O} = m\rho \overrightarrow{e_r} \times v_\theta \overrightarrow{e_\theta} = m\rho v_\theta \overrightarrow{e_z}$ 

Nous avons par ailleurs  $v_{\theta} = \rho \frac{d\theta}{dt} = \rho \omega$ 

Finalement, le moment cinétique s'écrit :  $\overrightarrow{L_O} = m \rho^2 \, \overrightarrow{\omega}$ 

$$\overrightarrow{L_O} = m\rho^2 \overrightarrow{\omega}$$



### ■ Théorème du moment cinétique

$$\overrightarrow{L_O} = \overrightarrow{r} \times m \ \overrightarrow{v} = \overrightarrow{r} \times \overrightarrow{p}$$

$$\frac{d\overrightarrow{L_O}}{dt} = \frac{d\overrightarrow{r}}{dt} \times \overrightarrow{p} + \overrightarrow{r} \times \frac{d\overrightarrow{p}}{dt}$$

On applique la 2<sup>ème</sup> loi de Newton : 
$$\frac{d\vec{p}}{dt} = \dot{\vec{p}} = \sum_{i} \overrightarrow{F_{ext,i}}$$

$$\frac{d\overrightarrow{L_O}}{dt} = \overrightarrow{r} \times \sum_{i} \overrightarrow{F_{ext,i}} = \sum_{i} \overrightarrow{M_O} (\overrightarrow{F_{ext,i}})$$

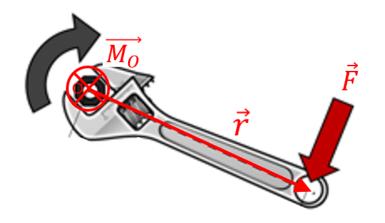
 $\overrightarrow{M_O}(\overrightarrow{F_i})$  est le moment de la force  $\overrightarrow{F_i}$  par rapport à O (point fixe)

La dérivée par rapport au temps du <u>moment cinétique</u>, calculé par rapport à un point fixe, est égale au <u>moment</u> de la force appliquée. Le <u>moment</u> de force doit être défini par rapport au <u>même point fixe</u>.





Moment d'une force



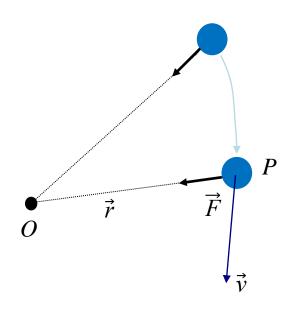
$$\overrightarrow{M_O} = \overrightarrow{r} \times \overrightarrow{F}$$

- Le vecteur  $\vec{r}$  est défini tel que son origine est sur l'axe de rotation et son extrémité au point d'application de la force.
- $M_O = rF \sin \theta$ ,  $\theta$  étant l'angle entre  $\vec{r}$  et  $\vec{F}$ . On reconnait ici la norme d'un produit vectoriel.
- Le moment de force est maximum quand  $\vec{F}$  est perpendiculaire au bras de la clé. Il est nul quand la force est colinéaire à  $\vec{r}$ . Dans ce cas, la mise en rotation est impossible.

Le vecteur "Moment de force" est colinéaire à  $\overrightarrow{\omega}$ , est donc aussi à  $\overrightarrow{L_O}$ .



#### ■ Force centrale



Le mouvement a lieu dans un plan défini par  $\vec{r}$  et  $\vec{v}$ 

<u>Définition</u>: soit un point P soumis à une force  $\vec{F}$ , celle-ci est dite <u>centrale</u> si quelque soit la position de P, la force  $\vec{F}$  est dirigée vers O (appelé centre de force)

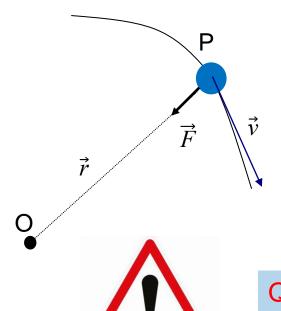
 $\vec{F}$  dépend de la distance OP = r

Ce type de force existe sous différentes formes dans la nature :

- La gravitation
- La force électrostatique
- La force de rappel d'un ressort



### ■ Théorème du moment cinétique



#### Cas d'une force centrale :

Dans ce cas,  $\vec{F}$  colinéaire à  $\vec{r}$  d'où  $\vec{r} \times \vec{F} = \vec{0}$  et la dérivée temporelle du moment cinétique est nulle.

$$\frac{d\overrightarrow{L_O}}{dt} = \overrightarrow{r} \times \overrightarrow{F} = \overrightarrow{0} \implies \overrightarrow{L_O} = \overrightarrow{cte}$$

Quand un objet se déplace sous l'action d'une force centrale, son moment cinétique est constant dans le temps.

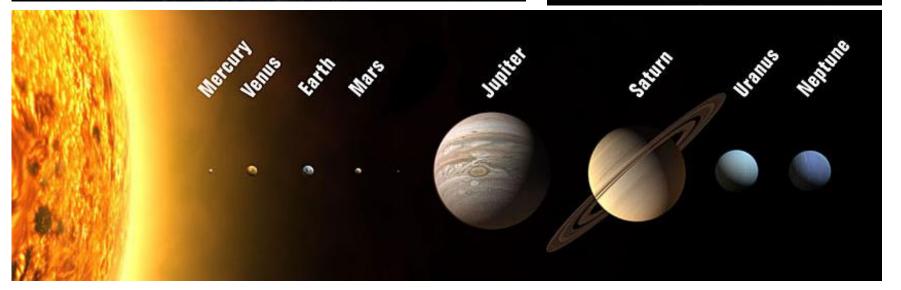
<u>Exemple</u>: la force de gravitation responsable du mouvement des planètes autour du soleil est une force centrale, donc le moment cinétique des planètes est constant. Cette caractéristique gouverne leur mouvement.

### Introduction





Notre galaxie : la voie lactée



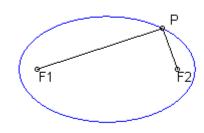
Le système solaire

Exoplanète la plus proche : Proxima Centauri b à 4,2 années-lumière



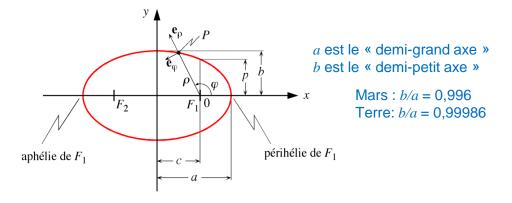
■ 1ères Observations

Tycho Brahé (fin XVIème) observe les planètes de notre système solaire et détermine leur trajectoire avec une très grande précision.



En 1609, Johannes Kepler en tire les conclusions suivantes (lois de Kepler) :

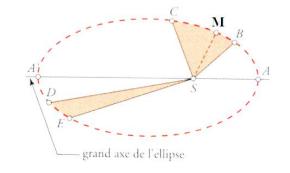
- 1. Les trajectoires des planètes sont des ellipses dont le Soleil occupe l'un des foyers
- 2. Le rayon-vecteur (vecteur position  $\vec{r}$ ) de chaque planète balaye des surfaces égales pendant des intervalles de temps égaux



Puis en 1619, en comparant la trajectoire de 2 planètes :

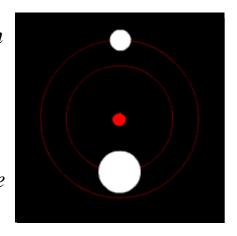
3. Les carrés des périodes de révolution sont proportionnels aux cubes des demi-grands axes des planètes au Soleil

$$\left(\frac{T_1}{T_2}\right)^2 = \left(\frac{a_1}{a_2}\right)^3$$
 soit encore  $\frac{T^2}{a^3} = cte$ 

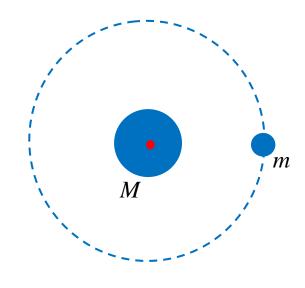


#### Mouvement orbital

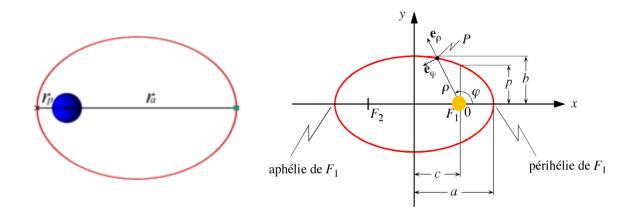
Deux corps en interaction gravitationnelle avec des masses relativement proches présentent un mouvement de rotation autour du centre de masse du système.



Si la masse M de l'un des corps (A) est beaucoup plus importante que la masse m de l'autre corps (B), alors le centre de masse du système est quasiment confondu avec celui de A. La conséquence est que le mouvement devient un mouvement orbital de B autour de A.



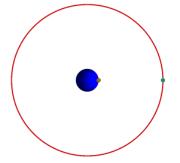
#### Trajectoire elliptique



### Trajectoire circulaire

Mars :  $\frac{b}{a} = 0,996$ 

Terre :  $\frac{b}{a}$  = 0,99986



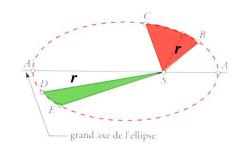
En première approximation, les trajectoires des planètes autour du soleil comme "circulaires".

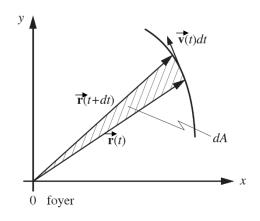


■ 2<sup>ème</sup> loi de Kepler (ou loi des aires)

Enoncé : le rayon-vecteur (vecteur position  $\vec{r}$ ) balaye des surfaces égales pendant des intervalles de temps égaux

Conséquence : plus le rayon est petit, plus la vitesse est grande





 $d\overrightarrow{A}$  est l'aire balayée par le rayon vecteur  $\overrightarrow{r}$  pendant un intervalle de temps dt:

$$d\vec{A} = \frac{1}{2} \; (\vec{r} \times \vec{v}dt)$$

Dans le cas d'une force centrale :

$$\frac{d\overrightarrow{L_O}}{dt} = \overrightarrow{0} \quad \text{soit } \overrightarrow{L_O} = \overrightarrow{cte}$$
 or  $\overrightarrow{L_O} = \overrightarrow{r} \times \overrightarrow{mv} \Rightarrow \frac{\overrightarrow{L_O}}{m} = \overrightarrow{r} \times \overrightarrow{v}$ 

$$d\vec{A} = \frac{1}{2}(\vec{r} \times \vec{v} \, dt) = \frac{\overrightarrow{L_O}}{2m} \, dt = cte$$



■ La force de gravitation

En 1677, Newton explique les lois de Kepler

 $\Rightarrow$  il trouve que l'accélération centripète, liée au mouvement quasi-circulaire de chaque planète, est proportionnelle à  $\frac{1}{r^2}$  avec une constante de proportionnalité identique d'une planète à une autre.

<u>Proposition de Newton</u>: il existe une force qui agit sur la planète et qui est dirigée vers le Soleil.

⇒ Cette force est la force de gravitation.



■ 3ème loi de Kepler : mise en évidence de la gravitation

Enoncé de la 3<sup>ème</sup> loi de Kepler : Les carrés des périodes de révolution sont proportionnels aux cubes des demi-grands axes des planètes au Soleil

$$\frac{T^2}{a^3} = cte$$

 $\left| rac{T^2}{a^3} = cte 
ight| \left| egin{array}{l} ext{La 3}^{ ext{eme}} ext{ loi de Kepler découle} \ ext{directement de la gravitation universelle} \end{array} 
ight|$ 

#### <u>Démonstration</u>:

3ème loi de Kepler : 
$$\frac{T^2}{a^3} = cte = k_1 \Rightarrow \frac{1}{T^2} = \frac{1}{k_1 a^3} \approx \frac{1}{k_1 r^3}$$

Simplification : ellipse (a demi-grand axe)  $\Rightarrow$  cercle de rayon r

Mouvement circulaire : 
$$a_n=\frac{v^2}{r}=r\omega^2=r\left(\frac{2\pi}{T}\right)^2=r\,4\pi^2\,\frac{1}{T^2}$$
 d'où  $a_n=\frac{r\,4\pi^2}{k_Ir^3}=\left(\frac{4\,\pi^2}{k_I}\right)\frac{l}{r^2}$ 

 $2^{\text{ème}}$  loi de Newton : F = ma (m masse de la planète)

soit 
$$F = \left(\frac{4\pi^2}{k_l}\right) \frac{m}{r^2}$$

On reconnait ici la force de gravitation

La constante  $k_2$  est proportionnelle à la masse du soleil



### ■ La force de gravitation

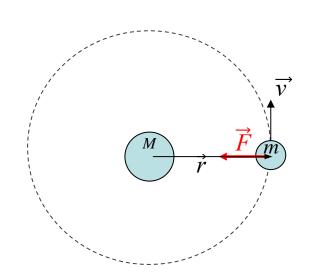
3ème loi de Kepler: 
$$\frac{T^2}{r^3} = cte$$

2<sup>nd</sup> loi de Newton: 
$$m\vec{a} = \vec{F}$$
 avec  $a = \frac{v^2}{r}$  pour un mouvement circulaire

$$F = \left(\frac{4\pi^2}{k_I}\right) \frac{m}{r^2} \text{ et } \frac{4\pi^2}{k_I} = GM_{soleil} \longrightarrow \vec{F} = -\frac{GMm}{r^2} \overrightarrow{u_r}$$

Avec 
$$\overrightarrow{u_r} = \frac{\overrightarrow{r}}{r}$$
 vecteur unitaire

G = 
$$(6.67259 \pm 0.00085) \cdot 10^{-11} \frac{Nm^2}{kg^2}$$
 la constante gravitationnelle.



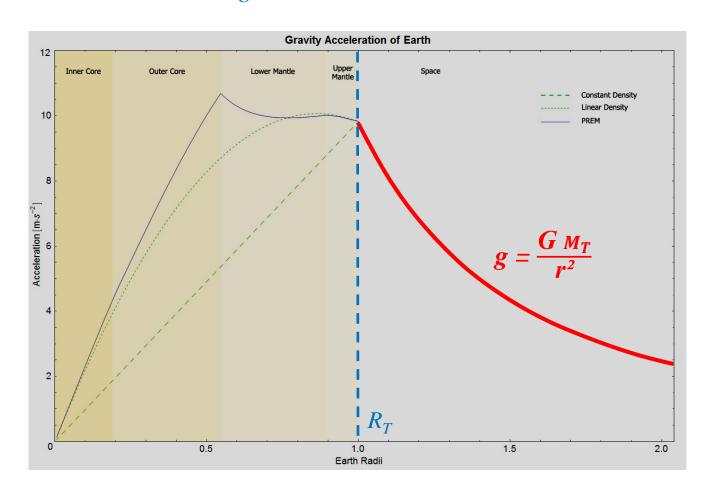
#### Cette force est aussi le poids à la surface de la Terre :

$$\frac{GM_T\,m}{R_T^{\ 2}} = mg \quad d\,\dot{o}\dot{u} \quad g = \frac{G\,M_T}{R_T^{\ 2}} \quad \text{(avec } R_T\,et\,M_T\,\text{rayon et masse de la Terre)}$$



### ■ La force de gravitation

#### Evolution de l'accélération g à l'intérieur et à l'extérieur de la Terre



$$r = R_T + h$$



*h* : altitude

 $R_T$ : rayon de la Terre

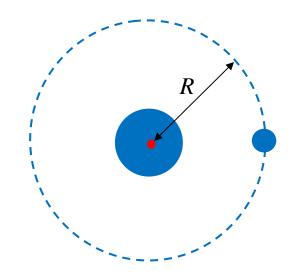


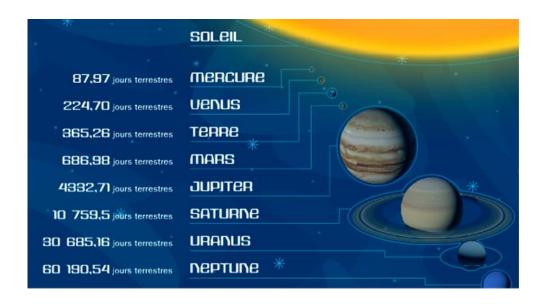
### ■ Période « képlérienne »

$$F=rac{mGM}{R^2}$$
 Attention:  $R$  est le rayon de l'orbite et correspond à la distance prise entre les centres de masse des deux objets considérés. 
$$a_n=rac{GM}{R^2}=rac{v^2}{R}=R\omega^2=R\left(rac{2\pi}{T}
ight)^2$$

$$\Rightarrow T = 2\pi \sqrt{\frac{R^3}{GM}}$$
 Période "képlérienne"

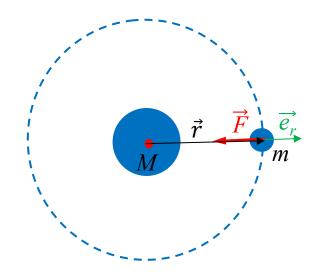
### T est la durée de révolution ou période « képlérienne »







### ■ Vitesse orbitale (vitesse de rotation pour une orbite de rayon *R*)



$$\vec{F} = -\frac{GMm}{r^2} \vec{e_r}$$

$$\vec{a_n} = -\frac{v^2}{r} \vec{e_r}$$

On applique la 2<sup>nd</sup> loi de Newton et on projette :

$$m\frac{v^2}{r} = \frac{GMm}{r^2}$$

### Pour une orbite de rayon *R* :

$$v = \sqrt{\frac{GM}{R}}$$

A chaque orbite de rayon R correspond une vitesse orbitale

Vitesse orbitale