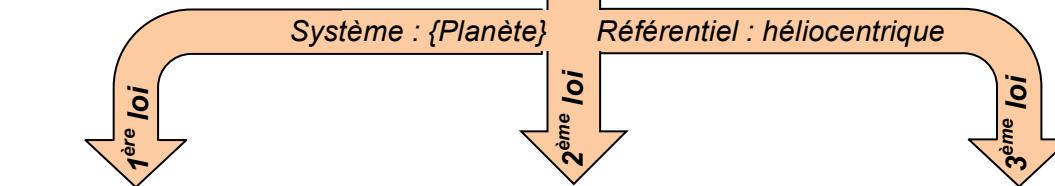




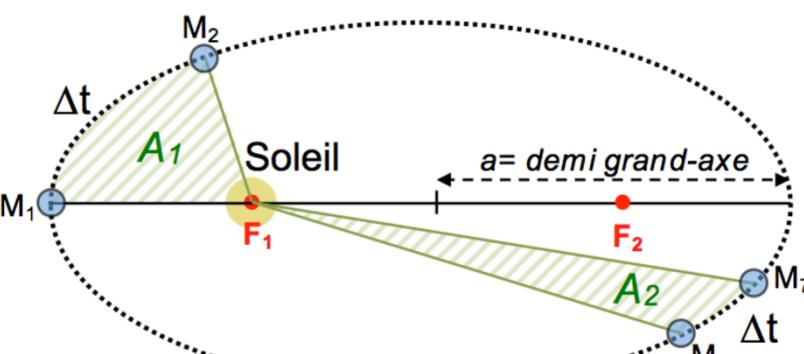
Ch9- MOUVEMENTS DANS UN CHAMP DE GRAVITATION

CARTE MENTALE

EN PARTANT DES 3 LOIS DE KEPLER :

**Loi des trajectoires**

La trajectoire du centre M d'une planète (*d'un satellite*) est une ellipse dont le centre du Soleil (*l'astre attracteur*) occupe l'un des foyers



Connaissance des positions

Connaissance des vitesses (mouvements variés)

Loi des périodes

Pour toutes les planètes du Soleil (*tous les satellites d'un astre attracteur*) on a :

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

Planète	T(s)	a (m)	T ² /a ³
Mercure	7,60E+06	5,81E+10	2,95E-19
Vénus	1,94E+07	1,08E+11	2,95E-19
Terre	3,16E+07	1,50E+11	2,95E-19
Mars	5,94E+07	2,29E+11	2,95E-19
Jupiter	3,74E+08	7,80E+11	2,95E-19
Saturne	9,30E+08	1,43E+12	2,94E-19
Uranus	2,65E+09	2,88E+12	2,93E-19
Neptune	5,20E+09	4,52E+12	2,94E-19

CONNAISSANCE DES MOUVEMENTS DES PLANÈTES / SATELLITES

Dans le cas particulier d'un mouvement circulaire

EN PARTANT DE LA FORCE DE GRAVITATION

Dans un champ $\vec{G} = \frac{GM_A}{R^2} \vec{u}_n$, le satellite subit $\vec{F}_g = m \cdot \vec{G}$

Système : {Satellite}
Réf : géocentrique supposé galiléen

2^{ème} loi de Newton

$$\vec{a} = \frac{\vec{F}_g}{m} = \vec{G}$$

Projection dans repère de Frenet

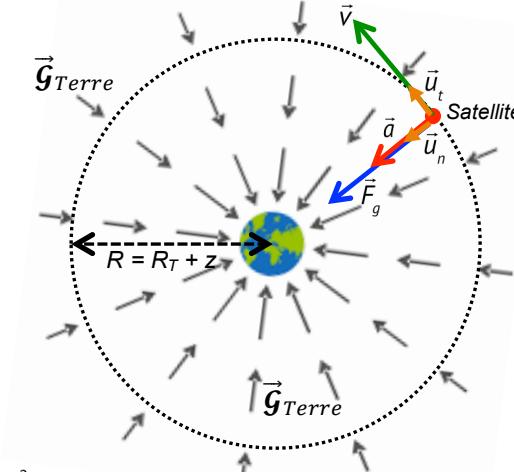
$$\begin{cases} a_t(t) = 0 \\ a_n(t) = a = \frac{GM_A}{R^2} \end{cases}$$

Utilisation des définitions de a_t et a_n

$$a_t = 0 \Leftrightarrow \frac{dv}{dt} = 0 \Leftrightarrow v = cte$$

$$a_n = a \Rightarrow \frac{v^2}{R} = \frac{GM_A}{R^2} \Rightarrow v = \sqrt{\frac{GM_A}{R}}$$

Satellite géostationnaire
 $T = T_{\text{rotation}}(\text{Terre})$



$$\frac{T^2}{R^3} = \frac{4\pi^2}{GM_A}$$

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{R^3}{GM_A}} \Leftrightarrow T = \frac{2\pi R}{v}$$

Connaissance de la vitesse (mouvement uniforme)