

### Exercice 1, Satellite

*Système et repère* : Le système est le satellite de masse  $m$ . Comme le satellite décrit une orbite plane autour de la terre, on choisit le repère polaire  $(\mathbf{e}_r, \mathbf{e}_\theta)$  d'origine  $O$ .

*Contrainte* : La trajectoire du satellite est une orbite circulaire de rayon  $R$ , i.e.  $r = R = \text{cste} \Rightarrow \dot{r} = 0$  et  $\ddot{r} = 0$ .

*Bilan des forces extérieures* :

- Force de gravitation :  $\mathbf{F} = -\frac{GMm}{R^2} \mathbf{e}_r$ .

a) *Equation du mouvement* :  $\Sigma \mathbf{F}^{\text{ext}} = \mathbf{F} = m \mathbf{a}$ . En tenant compte de la contrainte, l'accélération  $\mathbf{a}$  est exprimée en coordonnées polaires comme,

$$\mathbf{a} = -R\dot{\theta}^2 \mathbf{e}_r + R\ddot{\theta} \mathbf{e}_\theta .$$

L'équation du mouvement s'écrit donc en composantes comme,

$$\text{selon } \mathbf{e}_r : -\frac{GMm}{R^2} = -mR\dot{\theta}^2 , \quad (1)$$

$$\text{selon } \mathbf{e}_\theta : 0 = mR\ddot{\theta} . \quad (2)$$

L'équation (2) implique qu'il n'y a pas d'accélération selon  $\mathbf{e}_\theta$ , i.e.  $\ddot{\theta} = 0 \Rightarrow \dot{\theta} = \omega = \text{cste}$ . Par conséquent, le satellite tourne à vitesse angulaire constante  $\omega$ . Soit  $\theta(0) = \theta_0$ . Ainsi, la position angulaire est de la forme,

$$\theta(t) = \omega t + \theta_0 . \quad (3)$$

b) Etant donné que le satellite se déplace sur une orbite circulaire, la composante radiale de la vitesse est nulle. La vitesse du satellite  $\mathbf{v}$  est alors donnée par,

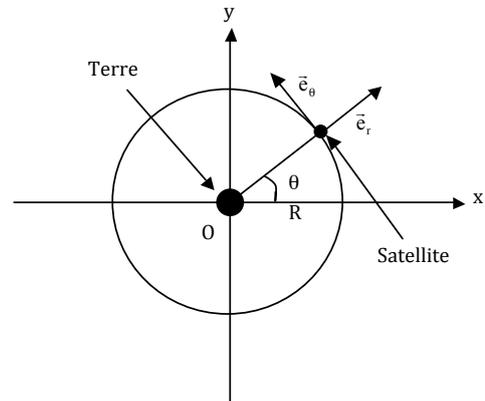
$$\mathbf{v} = R\dot{\theta} \mathbf{e}_\theta = R\omega \mathbf{e}_\theta . \quad (4)$$

De plus, l'équation du mouvement (1) peut être mise sous la forme,

$$\omega^2 = \frac{GM}{R^3} , \quad (5)$$

ce qui implique que la norme  $v$  de la vitesse  $\mathbf{v} = v \mathbf{e}_\theta$  est de la forme,

$$v = \sqrt{\frac{GM}{R}} . \quad (6)$$



- c) La période de rotation du satellite autour de la terre est lié à sa vitesse angulaire  $\omega$  par,

$$T = \frac{2\pi}{\omega} . \quad (7)$$

En comparant les équations (5) et (7), on obtient la 3<sup>e</sup> loi de Kepler,

$$\frac{T^2}{R^3} = \frac{4\pi^2}{GM} = \text{cste} . \quad (8)$$

- d) Le satellite est sur une orbite circulaire de rayon  $R = R_T + h$ . La période de rotation vaut,

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{(R_T + h)^3}{MG}} . \quad (9)$$

La vitesse vaut,

$$v = R\omega = \sqrt{\frac{GM}{R_T + h}} . \quad (10)$$

*Application numérique* :  $T = 5301$  s et  $v = 7799$  ms<sup>-1</sup>.

## Exercice 2, Cavité sous terre

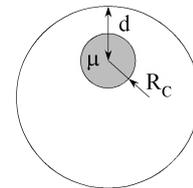
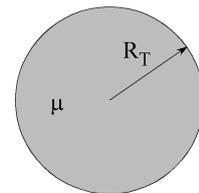
- a) A la surface de la terre, le champ de gravitation créé  $g_0$  par la terre "pleine" est de la forme,

$$g_0 = \frac{G\mu V_T}{R_T^2} , \quad (11)$$

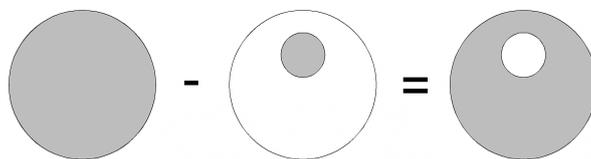
où  $\mu$  est la masse volumique de la terre,  $R_T$  est le rayon terrestre et  $V_T = \frac{4}{3}\pi R_T^3$  est le volume de la terre.

Le champ  $g_C$  que créerai à la surface de la terre une sphère de rayon  $R_C$ , de densité  $\mu$  et de volume  $V_C = \frac{4}{3}\pi R_C^3$  dont le centre se situe à une distance  $d$  sous la surface de la terre est donné par,

$$g_c = \frac{G\mu V_C}{d^2} . \quad (12)$$



Le principe d'additivité permet d'écrire que le champ  $g_1$  ressenti juste au-dessus de la cavité, i.e.



$$g_1 = g_0 - g_c = G\mu \left( \frac{V_T}{R_T^2} - \frac{V_C}{d^2} \right) = \frac{4}{3}\pi G\mu \left( R_T - \frac{R_C^3}{d^2} \right) , \quad (13)$$

- b) Soit  $d = R$ . Dans ce cas, l'expression de la précision relative  $\delta$  est de la forme,

$$\delta = \frac{g_1 - g_0}{g_0} = \frac{\frac{4}{3}\pi G\mu R_T - \frac{4}{3}\pi G\mu (R_T - R_C)}{\frac{4}{3}\pi G\mu R_T} = \frac{R_C}{R_T} . \quad (14)$$

**Application numérique** :  $\delta = 10^{-6} \Rightarrow R_C = 6.38$  m.

### Exercice 3, La Terre sans dessus dessous

- a) Il faut faire attention à distinguer deux cas différents :
- Le rayon  $r$  est plus petit que celui de la Terre. Dans ce cas, la masse qui contribue au champ de gravitation croît avec  $r$ .
  - Le rayon  $r$  est plus grand que celui de la Terre. Dans ce cas, la masse qui contribue au champ de gravitation est constante et on retrouve la formule usuelle pour  $g$ , décroissant avec le carré de la distance  $r$ .

**Rappel :** dans le cas d'une sphère comme la Terre, le centre de masse coïncide avec le centre géométrique de la sphère, vers lequel le champ de gravitation  $\mathbf{g}$  est dirigé. Ainsi,  $\mathbf{g}$  est donné par :

$$\mathbf{g} = -\frac{GM}{r^2}\mathbf{e}_r, \quad (15)$$

où  $G$  est la constante universelle de la gravitation,  $M$  est la masse de l'objet créant le champ de gravitation et  $r$  la distance au centre de masse.

**Cas  $r < R$  :**

Dans ce cas, la masse  $M(r < R)$  qu'il faut considérer est la masse des couches intérieures, i.e. contenue dans la sphère de rayon  $r < R$  :

$$M(r < R) = \int_{V(r)} \rho dV = \rho \int_{V(r)} dV = \rho \frac{4}{3}\pi r^3, \quad (16)$$

$$\mathbf{g}(r < R) = -\frac{4}{3}\pi G\rho r\mathbf{e}_r. \quad (17)$$

Il est intéressant de relever que dans ce cas, le champ de gravitation augmente linéairement avec  $r$  !

**Cas  $r > R$  :**

Dans ce cas, la masse  $M_{tot}$  qu'il faut considérer est la masse totale de la Terre :

$$M_{tot} = \int_{V_{tot}} \rho dV = \rho \int_{V_{tot}} dV = \rho \frac{4}{3}\pi R^3, \quad (18)$$

$$\mathbf{g}(r > R) = -\frac{4}{3}\pi G\rho \frac{R^3}{r^2}\mathbf{e}_r. \quad (19)$$

On retrouve la loi usuelle selon laquelle le champ de gravitation décroît avec le carré de la distance.

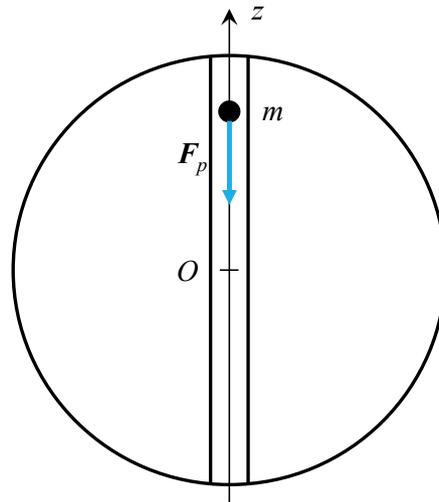
- b) Pour un objet lâché de l'extrémité d'un tel tunnel, la seule force qui s'applique sur la masse  $m$  est la force de gravitation. On va devoir utiliser l'expression  $\mathbf{g}(r < R)$  calculée précédemment. On place un axe  $Oz$  de telle manière qu'il soit confondu avec l'axe de révolution du tunnel cylindrique, avec l'origine placée au centre de la Terre.

Ainsi, la force de pesanteur  $\mathbf{F}_p(z)$  s'écrit :

$$\mathbf{F}_p(z) = m\mathbf{g}(z < R) = -\frac{4}{3}\pi mG\rho z\mathbf{e}_z. \quad (20)$$

On reconnaît ici une force du type ressort, i.e. proportionnelle à la distance au point d'équilibre (ici le centre de la Terre).

La seconde loi de Newton devient :



$$\sum \mathbf{F} = m\mathbf{a} , \quad (21)$$

$$-\frac{4}{3}\pi m G \rho z \mathbf{e}_z = m \ddot{z} \mathbf{e}_z . \quad (22)$$

En projection sur l'axe  $Oz$  :

$$m \ddot{z} + \frac{4}{3}\pi m G \rho z = 0 . \quad (23)$$

On reconnaît ici l'équation différentielle d'un oscillateur harmonique dont la solution générale est donnée par :

$$z(t) = A \cos(\omega_0 t + \phi) , \quad (24)$$

$$\omega_0^2 = \frac{4}{3}\pi G \rho . \quad (25)$$

L'objet est lâché de la surface de la Terre avec une vitesse initiale nulle. Les conditions initiales sont donc  $z(t = 0) = R$  et  $\dot{z}(t = 0) = 0$ . On utilise 24 pour déterminer les constantes  $A$  et  $\phi$  :

$$z(t = 0) = A \cos \phi = R , \quad (26)$$

$$\dot{z}(t = 0) = -\omega_0 A \sin \phi = 0 . \quad (27)$$

Ainsi, on obtient  $\phi = 0$  et  $A = R$ . Donc, l'équation du mouvement s'écrit :

$$z(t) = R \cos(\omega_0 t) , \quad (28)$$

$$\omega_0^2 = \frac{4}{3}\pi G \rho . \quad (29)$$