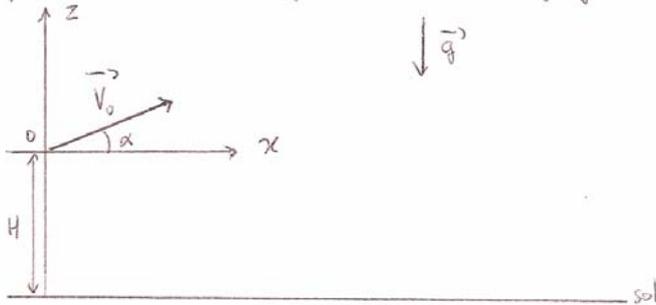


## Deux exemples de mouvements plans

### Exemple 1:

On considère un projectile évoluant dans le champ de pesanteur terrestre supposé uniforme.

Le projectile de masse  $m$  est lancé à la date  $t = 0$  s d'un point  $O$ , origine du repère  $(O; x, z)$ . Le vecteur vitesse initiale  $\vec{V}_0$  fait un angle  $\alpha$  quelconque avec l'horizontale. Le mouvement s'effectue dans le plan vertical contenant les axes  $Ox$  et  $Oz$ , tel que le champ de pesanteur  $\vec{g}$  est parallèle à  $Oz$ . On se place dans le référentiel terrestre galiléen. On néglige toute résistance à l'air.



Question 1: le vecteur accélération  $\vec{a}_G$  du centre d'inertie  $G$  du projectile dépend-il des conditions initiales?

Réponse: NON

Preuve: Le projectile est soumis uniquement à son poids.

D'après la deuxième loi de Newton:  $\vec{P} = m \cdot \vec{a}_G$  soit  $m\vec{g} = m \cdot \vec{a}_G$  donc  $\vec{g} = \vec{a}_G$

Le vecteur accélération  $\vec{a}_G$  du centre d'inertie du projectile ne dépend pas des conditions initiales.

Question 2: Le projeté du centre d'inertie  $G$  du projectile sur l'axe vertical  $Oz$  est-il animé d'un mouvement rectiligne uniforme?

Réponse: NON

Preuve: On a  $\vec{a}_G = \vec{g}$ . Par projection suivant l'axe vertical  $Oz$ :  $a_{Gz} = -g$

Or  $a_{Gz} = \frac{dv_z}{dt}$  donc  $v_{Gz} = -gt + V_{0z}$  soit  $v_{Gz} = -g \cdot t + V_0 \sin \alpha$ .

$v_{Gz}$  varie au cours du temps, donc le mouvement du projeté de G suivant l'axe vertical Oz n'est pas uniforme.

**Question 3:** La trajectoire du centre d'inertie G du projectile est-elle parabolique quel que soit la valeur de  $\alpha$  ?

Réponse : NON

Preuve : il faut établir l'équation de la trajectoire de G.

$$\vec{a}_G \begin{cases} a_{xG} = 0 \\ a_{zG} = -g \end{cases} \quad \vec{v}_G \begin{cases} v_{xG} = v_{0x} = V_0 \cdot \cos \alpha \\ v_{zG} = -g \cdot t + V_0 \cdot \sin \alpha \end{cases} \quad \vec{OG} \begin{cases} x_G = (V_0 \cdot \cos \alpha) t \\ z_G = -\frac{1}{2} g t^2 + (V_0 \sin \alpha) t \end{cases}$$

On peut écrire que  $t = \frac{x_G}{V_0 \cdot \cos \alpha}$ , on remplace cette expression dans

l'expression de  $z_G$  :

$$z_G = -\frac{1}{2} g \left( \frac{x_G}{V_0 \cdot \cos \alpha} \right)^2 + (V_0 \cdot \sin \alpha) \cdot \frac{x_G}{V_0 \cdot \cos \alpha}$$

$$z_G = -\frac{1}{2} g \left( \frac{x_G}{V_0 \cdot \cos \alpha} \right)^2 + x_G \cdot \tan \alpha$$

Cette équation de trajectoire correspond effectivement à une parabole sauf si  $\alpha = 90^\circ$ .

Si  $\alpha = 90^\circ$

$$\vec{a}_G \begin{cases} a_{xG} = 0 \\ a_{zG} = -g \end{cases} \quad \vec{v}_G \begin{cases} v_{xG} = v_{0x} = V_0 \cdot \cos \alpha = 0 \\ v_{zG} = -gt + V_0 \cdot \sin \alpha \\ v_{0z} = -g \cdot t + V_0 \end{cases} \quad \vec{OG} \begin{cases} x_G = 0 \\ z_G = -\frac{1}{2} g t^2 + V_0 t \end{cases}$$

Alors la trajectoire serait un segment de droite verticale.

**Question 4:** Dans le cas où le projectile est lancé d'une hauteur H au-dessus du sol avec une vitesse  $\vec{v}_0$  horizontale, l'abscisse de son point de chute est-elle  $x = V_0 \sqrt{\frac{2H}{g}}$  ? On rappelle qu'à  $t=0$ , le projectile est en O, origine du repère.

Réponse : OUI

Preuve : On reprend les coordonnées du vecteur position établies avec  $x=0$  (vecteur vitesse initiale horizontal).

$$\vec{OG} \begin{cases} x_G = (V_0 \cdot \cos \alpha) t \\ z_G = -\frac{1}{2} g t^2 + (V_0 \cdot \sin \alpha) t \end{cases} \quad \text{soit} \quad \vec{OG} \begin{cases} x_G = V_0 t \\ z_G = -\frac{1}{2} g t^2 \end{cases}$$

lorsque  $z_G = -H$ , alors le projectile touche le sol. Ceci a lieu à l'instant noté  $t_s$ .

$$-H = -\frac{1}{2} g t_s^2$$

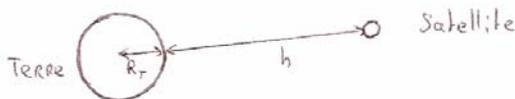
$$\text{soit } t_s^2 = \frac{2H}{g} \quad \text{donc } t_s = \sqrt{\frac{2H}{g}}$$

On calcule alors l'abscisse  $x_G$  à cet instant :  $x_G = V_0 \cdot t_s$

$$x_G = V_0 \cdot \sqrt{\frac{2H}{g}}$$

### Exemple 2 :

- On considère un satellite artificiel soumis uniquement à la force gravitationnelle de la Terre. Le satellite de masse  $m$ , situé à l'altitude  $h$  par rapport au sol terrestre est animé d'un mouvement circulaire et uniforme à la vitesse  $v$ . On se place dans le référentiel géocentrique supposé galiléen.



- Données :
- rayon de la Terre :  $R_T = 6380 \text{ km}$
  - masse de la Terre :  $M_T = 5,98 \times 10^{24} \text{ kg}$
  - Constante de gravitation universelle :  $G = 6,67 \times 10^{-11} \text{ S.I.}$

Question 1. La constante de gravitation universelle s'exprime-t-elle en  $\text{m} \cdot \text{s}^{-2}$  ?

Réponse : NON

preuve : La force gravitationnelle exercée par la Terre sur le satellite a pour expression :

$$F_{T/S} = G \cdot \frac{m \cdot M_T}{(R_T + h)^2} \quad \text{soit } G = \frac{F_{T/S} \times (R_T + h)^2}{m \times M_T}$$

Procédons à une analyse dimensionnelle ; tout d'abord, pour la force  $F_{T/S}$  : d'après la seconde loi de Newton  $F_{T/S} = m \times a$ .

$$[F] = [M] \times \frac{[L]}{[T]^2}$$

$$\text{donc } [G] = [M] \times \frac{[L]}{[T]^2} \times [L]^2 \times [M]^{-1} \times [M]^{-1}$$

$$[G] = \frac{[L]^3}{[T]^2} \times [M]^{-1} \quad \text{d'où } G \text{ s'exprime en } m^3 \cdot s^{-2} \cdot kg^{-1}$$

Question 2: Le vecteur accélération  $\vec{a}_G$  du centre d'inertie du satellite est-il centripète?

Réponse: OUI

Preuve: D'après la deuxième loi de Newton:  $\vec{\Sigma} F_{\text{ext}} = m \cdot \vec{a}_G$   
La seule force subie par le satellite est la force  $\vec{F}_{T/S}$  exercée par la Terre. Or cette force a pour direction une droite passant par le centre de la Terre et son sens est orienté du satellite vers le centre de la Terre.

Donc effectivement,  $\vec{a}_G$  est centripète.

Question 3: La vitesse du satellite est-elle donnée par la relation:  $v = \sqrt{\frac{GM_T}{(R_T+h)}}$ ?

Réponse: OUI

$$\text{Preuve: } \vec{F}_{T/S} = m \cdot \vec{a}_G$$

Soit  $\vec{m}$  un vecteur mobile dont la direction est une droite joignant le centre du satellite au centre de la Terre et le sens est orienté du satellite vers la Terre.

$$\text{Alors } \vec{a}_G = \frac{v^2}{(R_T+h)} \cdot \vec{m} \quad \vec{F}_{T/S} = m \frac{v^2}{(R_T+h)} \cdot \vec{m}$$

$$\text{Par projection on obtient } F_{T/S} = m \frac{v^2}{(R_T+h)}$$

$$G \cdot \frac{m \cdot M_T}{(R_T+h)^2} = m \frac{v^2}{(R_T+h)} \quad \Rightarrow \quad G \cdot \frac{M_T}{(R_T+h)} = v^2$$

$$\text{Soit } v = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{(R_T+h)}}$$

Question 4 : A l'altitude  $h = 12\,800$  km, la période de révolution du satellite vaut-elle  $2,64 \times 10^4$  s ?

Réponse: OUI

Preuve : Le satellite effectue une révolution en une durée  $T$ .

Il parcourt la trajectoire supposée circulaire de longueur égale à  $2\pi(R_T + h)$  pendant une durée  $T$  et ce à une vitesse supposée

constante de valeur  $v = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{(R_T + h)}}$

$$v = \frac{2\pi(R_T + h)}{T} = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{(R_T + h)}}$$

$$T = \frac{2\pi(R_T + h)}{\sqrt{\frac{G \cdot M_T}{(R_T + h)}}$$

$$T^2 = \frac{4\pi^2 \cdot (R_T + h)^2 \times (R_T + h)}{G \cdot M_T} = \frac{4\pi^2 \cdot (R_T + h)^3}{G \cdot M_T}$$

$$T^2 = \frac{4\pi^2 \times ((6380 + 12\,800) \times 10^3)^3}{6,67 \times 10^{-11} \times 5,98 \times 10^{24}} = 6,98 \times 10^8$$

$$\text{donc } T = 2,64 \times 10^4 \text{ s.}$$