

# MÉCANIQUE

## I. Interception d'une fusée balistique

Une fusée balistique, assimilée à un point matériel  $M$  de masse  $m$ , est mise à feu à l'instant  $t = 0$  depuis le point  $O$  avec une vitesse  $\vec{v}_0$  faisant un angle  $\alpha$  avec le plan horizontal  $Oxy$ . La fusée se déplace uniquement dans le plan vertical  $Oxz$ . Le référentiel  $\mathcal{R}$  est considéré galiléen ; il est rapporté au repère  $(O, \vec{u}_x, \vec{u}_y, \vec{u}_z)$ . On note  $g = -g\vec{u}_z$  l'accélération de la pesanteur, et  $\vec{r} = (x, y, z)$  le vecteur position de  $M$ .

### 1. Modélisation sans frottement de l'air

1. Déterminer les lois horaires du mouvement du point  $M$  en fonction des constantes du problème.
2. En déduire l'équation de la trajectoire du point  $M$  sous la forme  $z = f(x)$ .
3. En déduire la portée  $P$  et l'altitude maximale  $h_{\max}$  atteintes par la fusée. On définit la portée à partir de l'altitude initiale du tir :  $z = 0$ .
4. Pour quelle valeur de  $\alpha$  la portée  $P$  est-elle maximale ? Que vaut la portée maximale  $P_{\max}$  ?

On désire maintenant intercepter la fusée pendant le vol. Pour cela, on lâche sans vitesse initiale, à l'instant  $t_1$  positif, un obus au point  $N_0$  coordonnées  $(x_0, z_0)$ . Cet obus sera assimilé à un point matériel  $N$  de masse  $m'$ , de vecteur position  $\vec{r}' = (x', y', z')$ . On cherche à déterminer la date  $t_1$  du lâcher et celle de l'interception  $T$  en fonction de la position  $N_0$  supposée connue.

5. Déterminer les lois horaires du mouvement de l'obus.
6. En déduire à quel instant  $T$  s'effectue l'interception.
7. En déduire une équation du second degré en  $t_1$  résultant de l'intersection des 2 trajectoires. On l'écrira en fonction des données du problème.
8. À quelle condition existe-t-il une solution à cette équation ? Où doit se situer le point  $N_0$  d'après cette condition ?
9. Déterminer à quel instant  $t_1$  l'obus doit être lâché afin de réussir l'interception. On exprimera le résultat en fonction de  $T$  et autres données du problème.  
Montrer que la position de  $N_0$  doit vérifier une seconde condition. Laquelle et pourquoi ? Faire un schéma récapitulatif la zone de largage possible de l'obus.
10. On suppose que la position initiale  $(x_0, z_0)$  de l'obus par rapport à celle de la fusée est connue avec une précision relative de 0,01% près. Quant aux composantes de la vitesse  $\vec{v}_0$ , elles sont connues à 0,1% près. En déduire l'incertitude relative sur la date  $T$ . Faire l'application numérique.

### 2. Prise en compte des frottements de l'air

En fait, il est nécessaire de prendre en compte les frottements dus à l'air sur la fusée et l'obus. On considère que la fusée est suffisamment bien profilée pour qu'un modèle de force de frottement fluide linéaire soit convenable : l'air exerce donc une force  $-\lambda\vec{v}$  sur la fusée, avec  $\lambda > 0$  le coefficient de frottement. Par ailleurs, l'obus étant moins bien profilé, on le lâche toujours verticalement mais avec une vitesse initiale  $\vec{v}_0' = -v_0'\vec{u}_z$  ( $v_0' > 0$ ), et on modélise les frottements de l'air par une force fluide quadratique :  $-k v' \vec{v}'$ , où  $\vec{v}' = -v' \vec{u}_z$  est la vitesse de l'obus ( $v' > 0$ ) et  $k > 0$  le coefficient de frottement.

11. Donner la dimension puis l'unité des coefficients  $\lambda$  et  $k$ .
12. Etablir la loi horaire du mouvement de la fusée. On introduira le temps caractéristique  $\tau = \frac{m}{\lambda}$ .
13. Déterminer la nouvelle expression de la date  $T'$  de l'interception.

14. Etablir l'équation différentielle vérifiée par  $v'$  pour l'obus. Montrer que ce mouvement admet une vitesse limite  $v'_\ell$  qu'on exprimera en fonction des constantes du problème.
15. Pour intégrer cette équation et en déduire l'expression de  $v'(t)$ , on utilise la **méthode de séparation des variables**. Montrer que le PFD conduit à l'équation différentielle

$$\frac{du}{1-u^2} = \frac{dt}{\tau'}$$

où  $u$  est une variable sans dimension à déterminer, et  $\tau'$  un temps caractéristique à exprimer en fonction des constantes du problème.

16. Intégrer cette équation en utilisant la décomposition en éléments simples d'une fraction rationnelle du type

$$\frac{1}{1-u^2} = \frac{1}{2(1+u)} + \frac{1}{2(1-u)}$$

En déduire l'expression de  $v'(t)$ .

17. En intégrant de nouveau, on trouve l'altitude de l'obus

$$z'(t) = z_0 + \tau' v'_\ell \ln \left[ \frac{e^{\frac{t-t_1}{\tau'}} + q e^{-\frac{t-t_1}{\tau'}}}{1+q} \right] \quad \text{avec} \quad q = \frac{v'_\ell - v_0}{v'_\ell + v_0}.$$

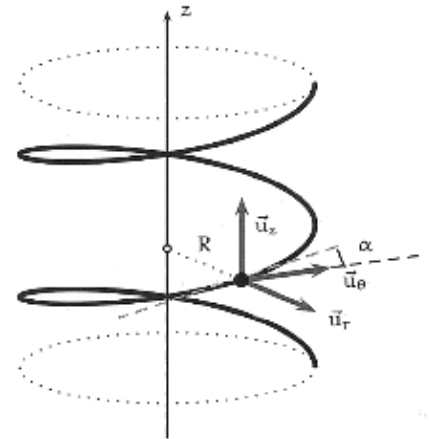
Peut-on résoudre analytiquement l'équation qui permet de trouver  $t_1$ ? Expliquez brièvement.

## II. Descente d'une bille sur une hélice

Un point matériel  $M$  de masse  $m$  se déplace sur une hélice d'équation ( $r = R, \theta = \frac{z}{R}$ ) en coordonnées cylindriques ( $r, \theta, z$ ), avec  $R > 0$ . L'axe ( $O_z$ ) est vertical ascendant (figure ci-contre).

On se place dans le référentiel  $\mathcal{R}$  du laboratoire supposé galiléen. Le point  $M$  est abandonné sans vitesse initiale depuis le point  $M_0$  tel que ( $z = 0, \theta = 0$ ), et soumis au champ de pesanteur  $\vec{g} = -g \vec{u}_z$ .

1. a) Exprimer le vecteur vitesse dans la base cylindrique ( $\vec{u}_r, \vec{u}_\theta, \vec{u}_z$ ), uniquement en fonction de la coordonnées  $z(t)$ .  
En déduire l'expression du vecteur unitaire  $\vec{u}_t$  tangent à la trajectoire et orienté vers le haut, dans la base cylindrique.  
Quel angle  $\alpha$  l'hélice fait-elle avec le plan horizontal?
- b) On définit le vecteur unitaire  $\vec{u}_n$  orthogonal à la trajectoire par  $\vec{u}_n = \vec{u}_r \wedge \vec{u}_t$ . Calculer  $\vec{u}_n$  dans la base cylindrique.



Dans la suite, on écrira la réaction de l'hélice sous la forme  $\vec{R} = \vec{N} + \vec{T}$ , que l'on décomposera dans la base ( $\vec{u}_r, \vec{u}_t, \vec{u}_n$ ).

2. Calculer le vecteur accélération dans la base cylindrique. On l'exprimera uniquement en fonction de la coordonnée  $z(t)$ .
3. Projeter le principe fondamental de la dynamique dans la base ( $\vec{u}_r, \vec{u}_t, \vec{u}_n$ ).

Dans un premier temps, on considère que la bille glisse **sans frottement** le long de l'hélice.

4. Etablir l'équation du mouvement pour la coordonnée  $z(t)$ . La résoudre.
5. En déduire les composantes de la réaction  $\vec{R}$  dans la base ( $\vec{u}_r, \vec{u}_t, \vec{u}_n$ ) en fonction du temps.
6. Par une approche énergétique, retrouver l'équation du mouvement.

On considère maintenant l'effet d'une force de **frottement solide**, qui est supposée vérifier la loi de Coulomb avec un coefficient de frottement  $f$ .

7. Etablir l'équation du mouvement.
8. Déterminer la condition sur  $f$  pour que le mobile démarre.
9. Montrer qu'il existe un vitesse limite de chute, et l'exprimer en fonction des données.