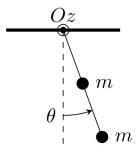
#### Etude d'une roue de vélo

On considère une roue de bicyclette de rayon R et de masse m dont on étudie l'arrêt de la rotation par un frein à étrier. Le frein exerce sur la jante une force de direction orthoradiale et d'intensité F, que l'on considérera constante tant que la roue tourne. Le vélo étant retourné sur sa selle, la roue est en rotation autour de son moyeu, fixe, noté  $(\Delta)$ . On suppose que la liaison pivot est parfaite.

- 1. Quel est le modèle le plus approprié pour décrire le moment d'inertie de la roue : celui du cylindre plein ou celui du cylindre vide ?
- 2. On donne les moments d'inertie associés aux deux modèles :  $J_{\Delta} = mR^2/2$  et  $J_{\Delta} = mR^2$ . Attribuer à chaque modèle le moment d'inertie correspondant.
- 3. Quel est le moment résultant sur l'axe  $(\Delta)$ ? On justifiera avec soin en précisant les moments éventuellement nuls avec la raison de cette nullité.
- 4. En déduire l'équation différentielle d'évolution de l'angle  $\theta$  (tel que  $\omega = d\theta/dt$ ) autour de l'axe.
- 5. Déterminer alors les expressions de  $d\theta(t)/dt$  et  $\theta(t)$  si à t=0, on a  $\theta(0)=0$  et  $d\theta/dt(0)=\omega_0$ .
- 6. Déterminer l'intensité F de la force nécessaire pour arrêter la roue en un seul tour. On cherchera dans un premier temps à quelle condition la roue s'arrête, et quel angle la roue aura parcouru. On donne, pour l'application numérique,  $R=33\,\mathrm{cm},\ m=1,6\,\mathrm{kg}$  et  $\omega_0=17\,\mathrm{rad\,s^{-1}}$ .

#### I Pendule à deux masses

On considère un pendule formé d'une tige rigide de longueur L sur laquelle sont fixées deux masses m identiques à distance L/2 et L du centre. On néglige le moment d'inertie de la tige et on suppose l'absence de frottement au niveau de la liaison pivot.



1. Montrer que l'équation du mouvement s'écrit

$$\ddot{\theta} + \frac{6g}{5L}\sin\theta = 0$$

- 2. Montrer que le centre de masse G du système se trouve à distance 3L/4 de l'axe.
- 3. Est-il équivalent d'appliquer le théorème du moment cinétique à un point matériel de masse 2m situé au centre de masse G?

#### 

Un véhicule M de masse m se déplace de haut en bas d'une colline ; la trajectoire est assimilée à un quart de cercle vertical de centre O et de rayon R. On note  $\theta$ , l'angle que fait  $\overrightarrow{OM}$  avec la verticale. Le véhicule démarre du point le plus haut  $(\theta=0)$  avec une vitesse  $v_0$ . On suppose que le conducteur laisse la voiture rouler sans accélérer ni freiner. Il n'y a pas de frottements. On appelle J le moment d'inertie du véhicule par rapport à l'axe  $\Delta$  perpendiculaire au cercle formé par la colline orienté dos à nous (dans le sens des  $\theta$  croissants).

- 1. En appliquant la loi du moment cinétique, déterminer une équation différentielle vérifiée par  $\theta$  et ses dérivées.
- 2. Intégrer cette équation, après l'avoir multipliée par  $\dot{\theta}$  et déterminer l'expression de  $\dot{\theta}(t)$  en fonction de  $\theta$  et des données du problème.
- 3. Exprimer la vitesse du véhicule considéré comme ponctuel en bas de la colline.
- 4. Retrouver par une autre méthode l'expression de  $\dot{\theta}(t)$  obtenue à la seconde question.

## Satellite en orbite elliptique

Lors de son lancement, le satellite d'observation Hipparcos est resté sur son orbite de transfert à cause d'un problème technique. On l'assimile à un point matériel M de masse  $m=1,1\times 10^3$  kg. L'orbite de transfert est elliptique et la distance Terre-satellite varie entre  $d_P=200$  km au périgée et  $d_A=35,9\times 10^3$  km à l'apogée. On rappelle que le périgée est le point de l'orbite le plus proche du centre attracteur (ici la Terre) et que l'apogée est le point le plus éloigné. On mesure la vitesse du satellite à son apogée  $v_A=3,5\times 10^2$  m s<sup>-1</sup>.

- 1. Faire un schéma de la trajectoire en faisant apparaître la position O du centre de la Terre, l'apogée A et le périgée P.
- 2. Déterminer le demi-grand axe a de la trajectoire.
- 3. En déduire l'énergie mécanique et la période du satellite.
- 4. On note  $v_A$  et  $v_P$  les vitesses du satellite en A et en P. Exprimer le module moment cinétique calculé au point O du satellite à son apogée puis à son périgée en fonction, entre autre, des vitesses.
- 5. En déduire la vitesse du satellite à son périgée.