

2 2008年 金沢大学 前期日程

図2のように、半径  $r$  [m] の円軌道上を、質量  $2m$  [kg] の衛星が一定の速さ  $v_0$  [m/s] でまわっている。天体の質量を  $M$  [kg]、万有引力定数を  $G$  [ $\text{N}\cdot\text{m}^2/\text{kg}^2$ ] とする。

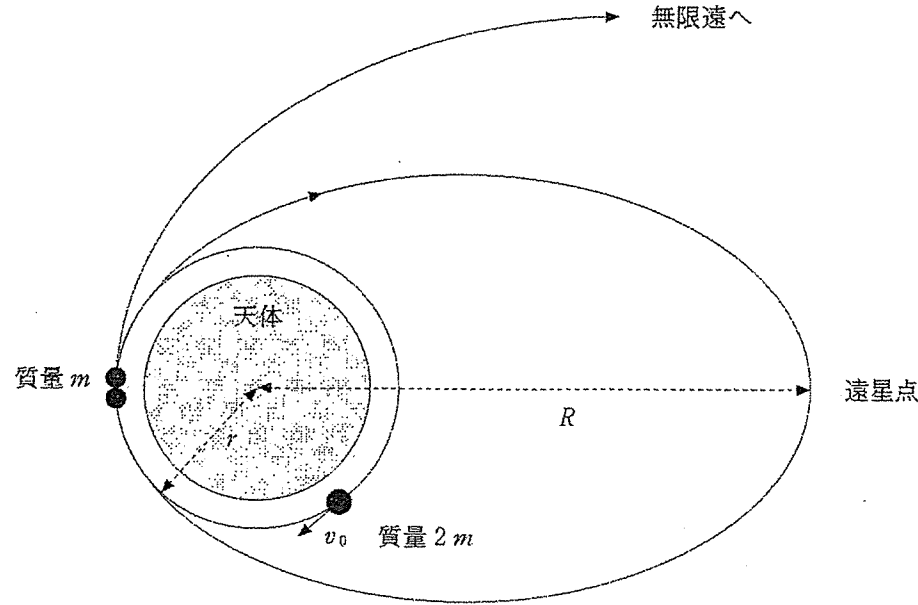


図2

(1)  $v_0$  の大きさを  $r, G, M$  を用いて求めよ。

$$m \frac{v_0^2}{r} = \frac{GMm}{r^2} \quad \Leftrightarrow \quad v_0 = \sqrt{\frac{GM}{r}}$$

(2) 衛星の周期を  $r, G, M$  を用いて求めよ。

$$T = \frac{2\pi r}{v_0} = 2\pi r \sqrt{\frac{r}{GM}}$$

図2のように、衛星を質量が等しい2つの衛星 a と衛星 b に瞬間的に分離させた。分離の前後で衛星の運動方向に変化はなく、衛星 a は加速し衛星 b は減速したとする。分離直後の衛星 a と衛星 b の相対速度の大きさを  $v$  [m/s] とする。

(3) 分離直後の衛星 a と衛星 b の速さ  $v_a$  [m/s] と  $v_b$  [m/s] を運動量保存則より、 $v$  と  $v_0$  を用いて求めよ。

運動量保存則より、

$$2m v_0 = m v_a + m v_b$$

相対速度は  $\Rightarrow 2v_0 = v_a + v_b$  ①

$v$  [m/s] として  $\rightarrow v = v_a - v_b$  ②

①-②  $\Rightarrow 2v_0 - v = 2v_b$

$v_b = \frac{2v_0 - v}{2}$  [m/s] ③

①+②  $\Rightarrow v_a = \frac{2v_0 + v}{2}$  [m/s] ④

(4) 分離にはエネルギーが必要である。必要なエネルギーを  $m$  と  $v$  を用いて求めよ。

加算的エネルギー変化に注意すると

はじめ  $K_1 = \frac{1}{2} \cdot 2m \cdot v_0^2 = m v_0^2$

その後  $K_2 = \frac{1}{2} \cdot m \cdot \left(\frac{2v_0 - v}{2}\right)^2 + \frac{1}{2} \cdot m \cdot \left(\frac{2v_0 + v}{2}\right)^2 = \frac{1}{2} m \frac{1}{4} (4v_0^2 + v^2) \times 2 = m v_0^2 + \frac{1}{4} m v^2$

(5) 分離直後の相対速度が大きすぎると衛星 a は無限遠に飛び去ってしまう。衛星 a が無限遠に飛び出す最小の相対速度の大きさ  $v$  を  $v_0$  だけを用いて求めよ。

① 問2 参照

最小の  $v_a$  を  $v_a'$  とし、

加算的エネルギー保存則より

$$\frac{1}{2} m v_a'^2 - \frac{GMm}{r} = 0 + 0 \quad \text{⑤ 上より}$$

$$\sqrt{2} v_0 = \frac{2v_0 + v}{2}$$

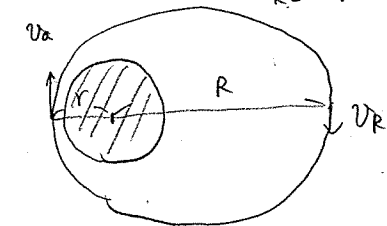
$$v = 2(\sqrt{2} - 1)v_0$$

(6) 衛星 a と衛星 b の相対速度の大きさが問(5)の条件より小さいとき、衛星 a の軌道は遠星点が  $R$  [m] の楕円軌道となる。ケプラーの第二法則より遠星点での速さを  $R, r, v_a$  を用いて求めよ。

面積速度一定より、図のように

$$\frac{1}{2} r v_a = \frac{1}{2} R v_R$$

$$v_R = \frac{r}{R} v_a$$



答 (1)  $v_0 = \sqrt{\frac{GM}{r}}$  [m/s] (2)  $2\pi r \sqrt{\frac{r}{GM}}$  [s] (3)  $v_a = \frac{2v_0 + v}{2}$  [m/s],  $v_b = \frac{2v_0 - v}{2}$  [m/s]

(4)  $\frac{1}{4} m v^2$  [J] (5)  $v = 2(\sqrt{2} - 1)v_0$  [m/s] (6)  $\frac{r}{R} v_a$  [m/s]