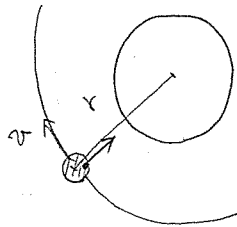


2011. 大阪大学. 後期

問1

$$m \frac{v^2}{r} = \frac{GMm}{r^2}$$

$$v = \sqrt{\frac{GM}{r}}$$



問2

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

問3

$$E = \frac{1}{2} m v^2 - \frac{GMm}{r}$$

$$= \frac{1}{2} m \frac{GM}{r} - \frac{GMm}{r}$$

$$= -\frac{GMm}{2r}$$

問4

$$\frac{E_f}{E} = \frac{-\frac{GMm}{2r_f}}{-\frac{GMm}{2r}} = \frac{r}{r_f}$$

$$\text{よって, } \frac{r_f}{r} = \frac{E}{E_f} = \frac{E}{E - 0.04|E|}$$

$E < 0 \neq 1$.

$$= \frac{E}{E - 0.04E} = \frac{1}{1.04}$$

$$= \underline{0.96}$$

問5

$$\frac{v_f}{v} = \frac{\sqrt{\frac{GM}{r_f}}}{\sqrt{\frac{GM}{r}}} = \sqrt{\frac{r}{r_f}} = \sqrt{1.04} = ?$$

$$= \sqrt{1 + 0.04}$$

$$= (1 + 0.04)^{-\frac{1}{2}}$$

$$= (1 + \frac{1}{2} \cdot 0.08) = 1 + 0.02$$

$$\underline{1.02}$$

問6

第3法則より, $\frac{a^3}{T^2} = \text{一定}$

$$\frac{r_p^3}{T_1^2} = \frac{\left(\frac{r_a + r_p}{2}\right)^3}{T_2^2}$$

$$\text{よって, } \frac{T_2}{T_1} = \left[\frac{(r_a + r_p)^3}{2r_p^3} \right]^{\frac{1}{2}}$$

$$= \left(\frac{r_a + r_p}{2r_p} \right)^{\frac{3}{2}}$$

問7の1つより

$$\text{第2法則より, } \frac{1}{2} v_p r_p = \frac{1}{2} v_a r_a \quad \text{--- ①}$$

力学のエネルギー保存則より

$$\frac{1}{2} m v_p^2 - \frac{GMm}{r_p} = \frac{1}{2} m v_a^2 - \frac{GMm}{r_a} \quad \text{--- ②}$$

$$\text{①より } \frac{1}{r_a} = \frac{v_p}{v_a r_p}$$

$$\text{②より } \frac{1}{2} m (v_p^2 - v_a^2) = \frac{2GMm}{r_p} - \frac{2GMm}{r_a}$$

$$\frac{1}{2} m (v_p^2 - v_a^2) = \frac{2GMm}{r_p} (v_p - v_a)$$

$$v_p \neq v_a \Rightarrow v_p + v_a = \frac{2GM}{r_p v_p} \Rightarrow v_a = \frac{2GM}{r_p v_p} - v_p$$

①より

$$r_a = \frac{v_p r_p}{v_a}$$

$$= \frac{v_p r_p}{v_p \left(\frac{2GM}{r_p v_p} - v_p \right)}$$

$$= \frac{r_p^2 v_p^2}{2GM - r_p v_p^2}$$

問8 力学のエネルギー保存則より

$$\frac{1}{2} m v_0^2 - \frac{GMm}{r_p} = 0 - 0$$

無限遠
 $v=0$ ③

$$v_0 = \sqrt{\frac{2GM}{r_p}} \quad \text{--- ③}$$

問9の方針

- 無限遠点での速さ v_∞ を求める
- 面積速度一定より

1. ①より 力学のエネルギー保存則より

$$\frac{1}{2} m \left(\frac{5}{4} v_0 \right)^2 - G \frac{Mm}{r_p} = \frac{1}{2} m v_\infty^2 - 0$$

$$v_\infty^2 = \left(\frac{5}{4} v_0 \right)^2 - \frac{2GM}{r_p} = \frac{25}{16} v_0^2 - v_0^2 = \frac{9}{16} v_0^2$$

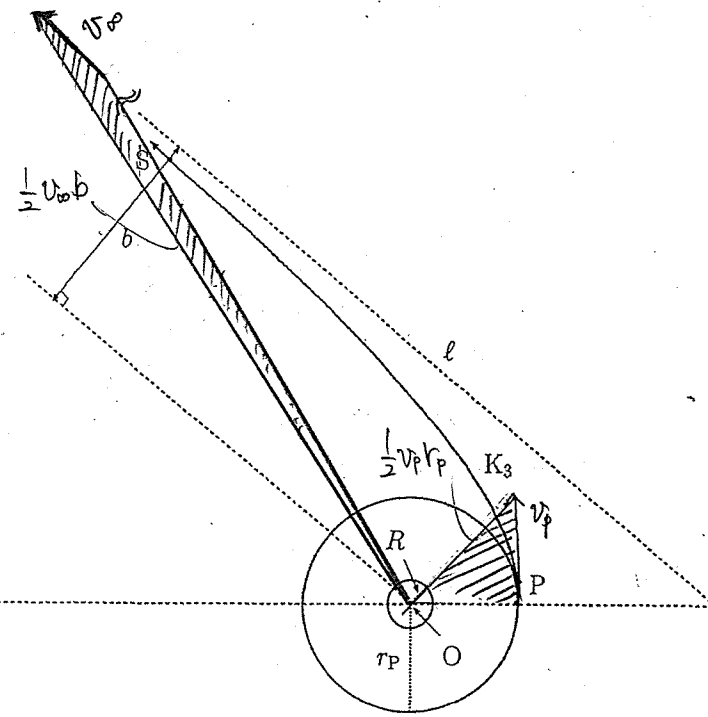
よって

$$v_\infty = \frac{3}{4} v_0$$

2. ①より ②の面積速度一定より

$$\frac{1}{2} v_\infty b = \frac{1}{2} v_p r_p$$

$$b = \frac{\frac{5}{4} v_0}{\frac{3}{4} v_0} r_p = \frac{5}{3} r_p$$



質量 m の人工衛星 S の、地球のまわりの運動を考える。ただし、地球の質量を M 、半径を R とする。また、万有引力定数を G とする。

I. 人工衛星 S が、地球の中心 O 点のまわりを、速さ v で半径 $r (r > R)$ の等速円運動をしている。ただし、地球は十分重く動かないものとし、他の天体の影響は無視できるものとする。また、問 4 と問 5 を除き、大気の影響は無視してよい。

問 1 人工衛星 S の速さ v を求めよ。

問 2 この円運動の周期 T を求めよ。ただし、答は v を用いずに表せ。

次に、人工衛星 S の力学的エネルギー(位置エネルギーと運動エネルギーの和)について考察する。ただし、位置エネルギーは、無限遠を基準とする。

問 3 人工衛星 S の力学的エネルギーを、 G, M, m, r, R のうち必要なものを用いて表せ。

これまで、地球のまわりの大気の影響を無視してきたが、ここで、その影響を考えてみよう。大気の影響は非常に小さいので、軌道の変化は極めてゆっくりであり、十分短い時間に限れば、人工衛星 S の運動は等速円運動と見なせる。初め、速さ v で半径 r の等速円運動をしていた人工衛星 S が、数年の間に大気の抵抗力のために、力学的エネルギーを 4% だけ失い、速さ v_F で半径 r_F の円運動をするようになった。すなわち、初めの円軌道を運動している人工衛星 S の力学的エネルギー E と、エネルギーを少し失った後の人工衛星 S の力学的エネルギー E_F の間に、 $E_F - E = -0.04|E|$ なる関係が成り立っていた。

問 4 $\frac{r_F}{r}$ を有効数字 2 桁まで求めよ。

問 5 エネルギーを失う前後の速さの比、すなわち、 $\frac{v_F}{v}$ を小数点以下 2 桁まで求めよ。ただし、

$$|x| \ll 1 \text{ のときに成り立つ近似式 } \sqrt{1+x} \approx 1 + \frac{1}{2}x \text{ を用いてよい。}$$

II.

ケプラーは、ティコ・ブラーエが残した太陽系の運動に関する膨大な観測データを解析して、次のケプラーの法則を発見した。(図 1 を参照せよ。)

第 1 法則：惑星は、太陽を焦点の一つとする楕円軌道を描く。

第 2 法則：惑星が太陽のまわりに描く面積速度(惑星と太陽を結ぶ線分が単位時間に通過する面積)は常に一定である。

第 3 法則：惑星の公転周期の 2 乗は、楕円軌道の長半径の 3 乗に比例する。

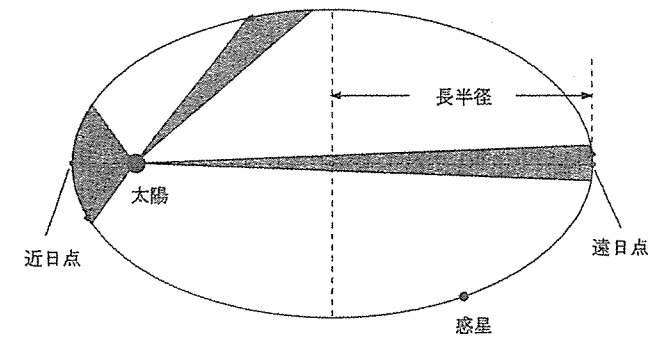


図 1

ケプラーの第 2 法則は、無限のかなたから太陽に近づいてきて、双曲線や放物線を描いて再び無限のかなたに飛び去っていくような彗星(すいせい)の運動に対しても成り立つことが知られている。また、ケプラーの法則は、ニュートンの万有引力の法則で説明され、太陽を地球、惑星を人工衛星と置き換えても成り立つ。

再び人工衛星の問題を考えよう。以下では、他の天体の影響および地球のまわりの大気の影響は無視できるものとする。半径 $r_p (r_p > R)$ の円軌道上を運動していた人工衛星 S が図 2 の軌道 K_1 の P 点に来たときに、軌道に沿って瞬間的に加速され、速さ v_p になった。それ以後、人工衛星 S は、地球の中心 O 点を焦点の一つとし、 P 点を近日点、 Q 点を遠地点(ただし、 $\overline{OQ} = r_Q (r_Q > r_p)$)とする楕円軌道(図 2 の軌道 K_2)を描いた。

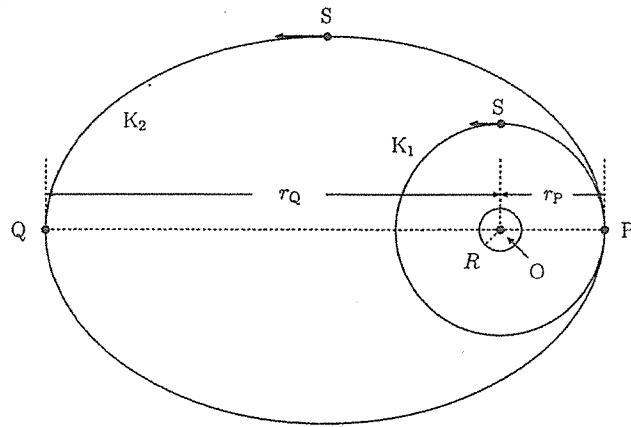


図2

問6 この楕円軌道の周期 T_2 と、元の円軌道の周期 T_1 の比 $\frac{T_2}{T_1}$ を、 r_p と r_Q を用いて表せ。

問7 ケプラーの法則と、力学的エネルギーの保存則に注意して、軌道 K_2 上のQ点に来たときの人工衛星Sの速さ v_Q 、および、OQ間の距離 r_Q を、 r_p 、 v_p 、 G 、 M 、 m のうち必要なものを用いて表せ。

次に、人工衛星Sが再びP点に来たとき、軌道に沿って瞬間的に加速され、 v_p よりもさらに大きな速さ v_p' になった。

問8 地球の引力を振り切って無限のかなたに飛び去ることができる v_p' の最小値 v_0 を求めよ。

v_p' が、問8で求めた最小値 v_0 の k 倍(ただし、 $k > 1$ とする)だったとき、人工衛星Sは、図3のように、ある直線 l に限りなく近づく双曲線軌道 K_3 を描いた。ただし、O点と直線 l の距離を b ($b > r_p$)とする。

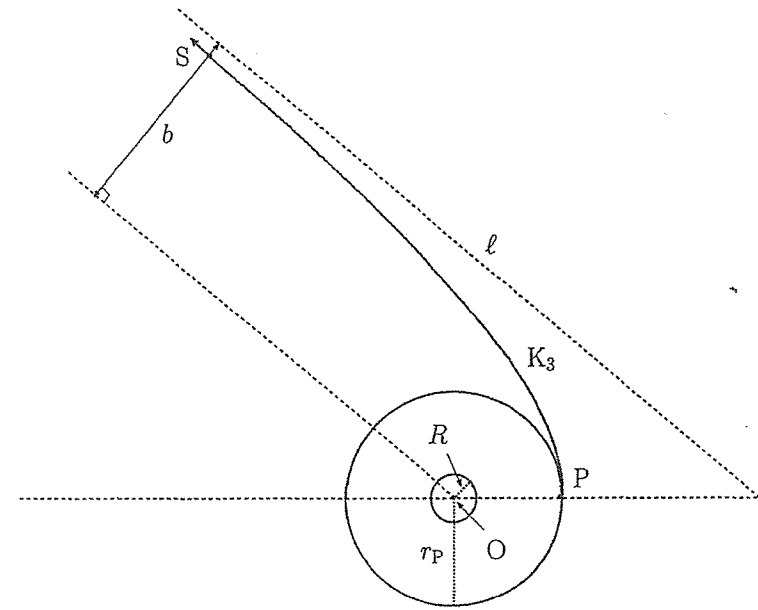


図3

問9 $k = \frac{5}{4}$ のとき、距離 b を、 G 、 M 、 m 、 r_p のうち必要なものを用いて表せ。

答1. 問1 $v = \sqrt{\frac{GM}{r}}$ 問2 $T = 2\pi\sqrt{\frac{r^3}{GM}}$ 問3 $-\frac{1}{2}G\frac{Mm}{r}$ 問4 $\frac{r_F}{r} = 0.96$ 問5 $\frac{v_F}{v} = 1.02$

II. 問6 $\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{r_p + r_Q}{2r_p}\right)^3$ 問7 $v_Q = \left(\frac{2GM}{r_p v_p^2} - 1\right)v_p$, $r_Q = \frac{r_p}{\frac{2GM}{r_p v_p^2} - 1}$ 問8 $v_0 = \sqrt{\frac{2GM}{r_p}}$

問9 $b = \frac{5}{3}r_p$