

地球を周回する衛星の運動について、問1~4に答えなさい。解答の導出過程も示しなさい。ただし、万有引力定数を G 、地球の質量を M とし、文中に与えられた物理量の他に解答に必要な物理量があれば、それを表す記号はすべて各自で定義し、解答欄に明示しなさい。

問1 図1の破線のように、衛星が半径 R の円軌道上を運動するとき、衛星の加速度の向きと大きさを求めなさい。さらに、そのときの衛星の速さを求めなさい。

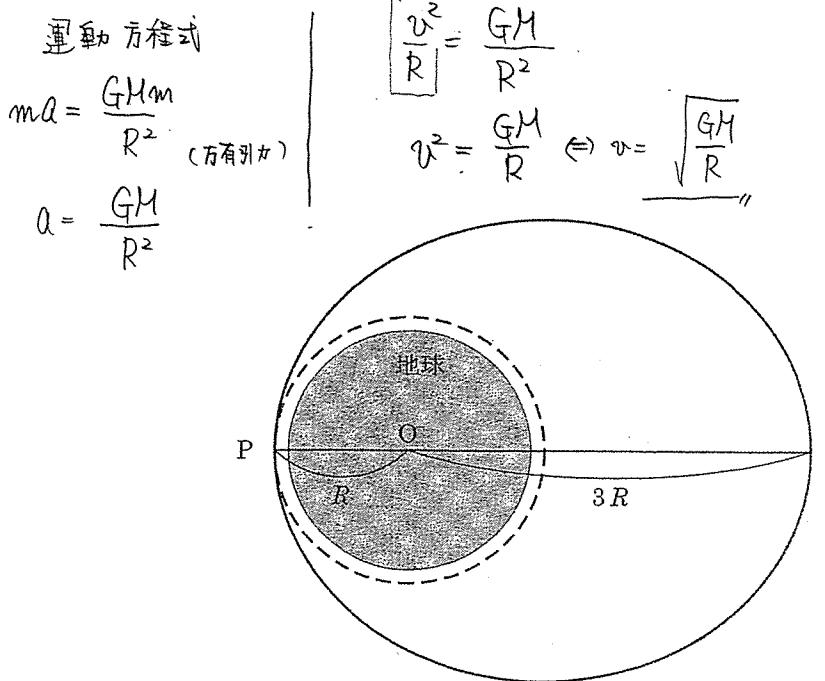
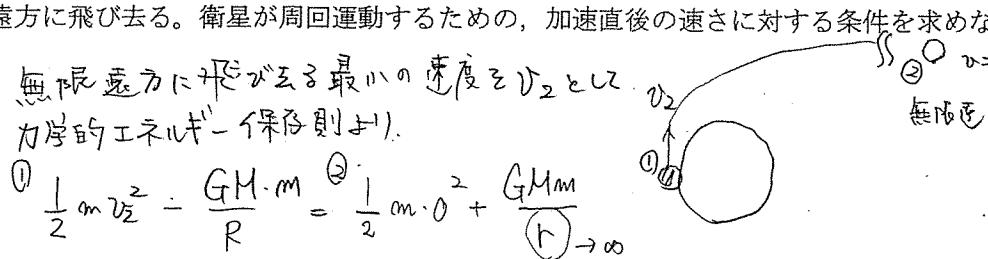


図1

問2 問1の状態から衛星を進行方向に加速すると、衛星は橿円軌道に沿って周回するか、無限遠方に飛び去る。衛星が周回運動するための、加速直後の速さに対する条件を求めなさい。



$$\Leftrightarrow v_2 = \sqrt{\frac{2GM}{R}}$$

周回するために
 $v < v_2$ あればよし

$$v < \sqrt{\frac{2GM}{R}}$$

問3 衛星が周回運動しているとき、その面積速度は一定である。衛星が図1のような橿円軌道を描いているとき、地球に最も近い点Pと地球から最も離れた点Qにおける衛星の速さの比を求めなさい。ただし、地球の中心をOとしたとき、 $|OP|=R$ 、 $|OQ|=3R$ とする。

ハフテーの第2法則より

$$\frac{1}{2}v_p R = \frac{1}{2}v_Q \cdot 3R$$

$$v_p = 3v_Q \text{ より, } v_p : v_Q = 3 : 1$$

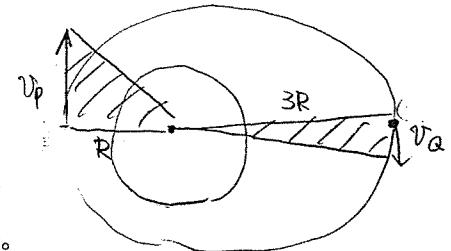
問4 問3において、点Pにおける衛星の速さを求めなさい。

P, Q点ごとの力学的エネルギー保恒則より

$$\frac{1}{2}m v_p^2 - \frac{GMm}{R} = \frac{1}{2}m \left(\frac{1}{3}v_p\right)^2 - \frac{GMm}{3R}$$

$$\frac{8}{9}v_p^2 = \frac{4}{3}\frac{GM}{R}$$

$$v_p = \sqrt{\frac{3}{2}\frac{GM}{R}}$$



答 問1 向き…中心Oの向き 大きさ… $\frac{GM}{R^2}$ 速さ… $\sqrt{\frac{GM}{R}}$ 問2 $v < \sqrt{\frac{2GM}{R}}$

問3 Pの速さ:Qの速さ=3:1 問4 $\sqrt{\frac{3GM}{2R}}$