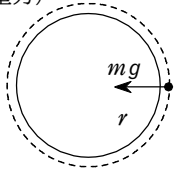


万有引力ドリル問題

1 等速円運動

1 地球表面すれすれに飛ぶ, 質量 m の人工衛星の速さ v (重力)

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度

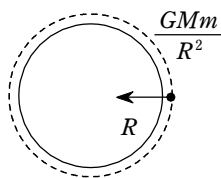


運動方程式 ()

$v =$

2 地球表面すれすれに飛ぶ, 質量 m の人工衛星の速さ v (万有引力)

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度

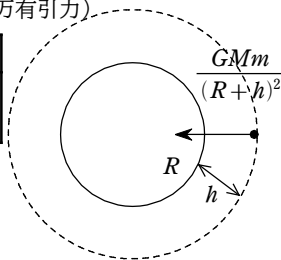


運動方程式 ()

$v =$

3 地球上空 h を飛ぶ, 質量 m の人工衛星の速さ v (万有引力)

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度

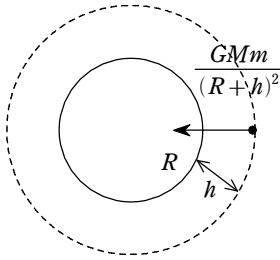


運動方程式 ()

$v =$

4 地球上空 h を飛ぶ, 質量 m の人工衛星の速さ v (重力)

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度



運動方程式 ()

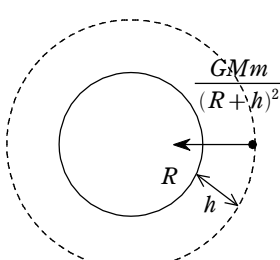
$v =$

$GM = gR^2$ より $v =$

5 地球上空 h を飛ぶ, 質量 m の人工衛星の周期 T (万有引力)

角速度を ω とする。

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度
			$(R+h)\omega$	



運動方程式 ()

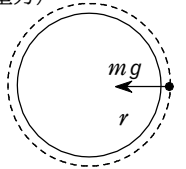
$\omega =$ $T = \frac{2\pi}{\omega}$ より

$T =$

解説

1 地球表面すれすれに飛ぶ, 質量 m の人工衛星の速さ v (重力)

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度
m	mg	r	v	$\frac{v^2}{r}$

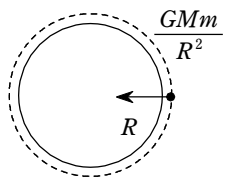


運動方程式 ($mg = m\frac{v^2}{r}$)

$v = \sqrt{gr}$

2 地球表面すれすれに飛ぶ, 質量 m の人工衛星の速さ v (万有引力)

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度
m	$\frac{GMm}{R^2}$	R	v	$\frac{v^2}{R}$

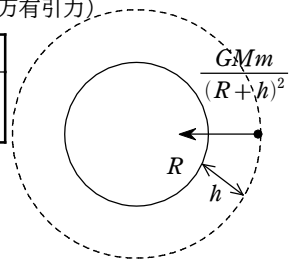


運動方程式 ($\frac{GMm}{R^2} = m\frac{v^2}{R}$)

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

3 地球上空 h を飛ぶ, 質量 m の人工衛星の速さ v (万有引力)

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度
m	$\frac{GMm}{(R+h)^2}$	$R+h$	v	$\frac{v^2}{R+h}$

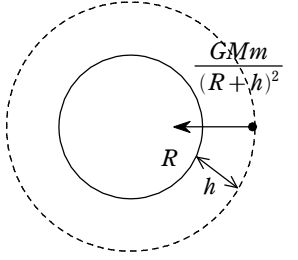


運動方程式 ($\frac{GMm}{(R+h)^2} = m\frac{v^2}{R+h}$)

$v = \sqrt{\frac{GM}{R+h}}$

4 地球上空 h を飛ぶ, 質量 m の人工衛星の速さ v (重力)

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度
m	$\frac{GMm}{(R+h)^2}$	$R+h$	v	$\frac{v^2}{R+h}$



運動方程式 ($\frac{GMm}{(R+h)^2} = m\frac{v^2}{R+h}$)

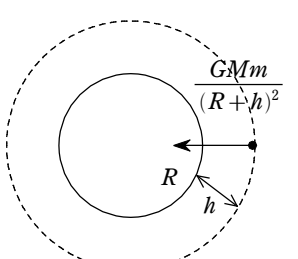
$v = \sqrt{\frac{GM}{R+h}}$

$GM = gR^2$ より $v = \sqrt{\frac{gR^2}{R+h}}$

5 地球上空 h を飛ぶ, 質量 m の人工衛星の周期 T (万有引力)

角速度を ω とする。

質量	向心力	回転半径	回転速度	向心加速度
m	$\frac{GMm}{(R+h)^2}$	$R+h$	$(R+h)\omega$	$(R+h)\omega^2$



運動方程式 ($\frac{GMm}{(R+h)^2} = m(R+h)\omega^2$)

$\omega = \sqrt{\frac{GM}{(R+h)^3}}$ $T = \frac{2\pi}{\omega}$ より

$T = 2\pi\sqrt{\frac{(R+h)^3}{GM}}$

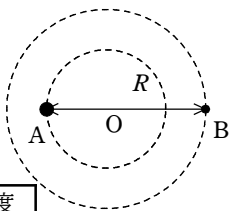
万有引力ドリル問題

6 質量 M と質量 m の2天体A,Bが距離 R 離れて共通重心の周りを等速円運動しているときの、天体A, Bそれぞれの回転速度 v_A, v_B を求める。

Oは重心 AB= R

AO = () BO = ()

hint OはABを $m:M$ に内分する点



天体	質量	向心力	回転半径	回転角速度	向心加速度
A	M			ω	
B	m			ω	

Aの運動方程式 ()

Bの運動方程式 ()

$\omega =$ ()

$v_A =$ () $\omega =$ ()

$v_B =$ () $\omega =$ ()

周期を T とすると,

$T = \frac{2\pi}{\omega} =$ ()

$\frac{R^3}{T^2} =$ () . . . ケプラーの第三法則

2 必殺技

1 近地点距離AO= r , 遠地点距離BO= $3r$

の楕円軌道を描いている人工衛星がある。

この人工衛星のA点での速度 v_A 及びB点での速度 v_B , および周期 T を求めよ。

万有引力定数 G , 地球の質量 M , 人工衛星の質量 m

ケプラーの第二法則

()

A点とB点でのエネルギー保存則

()

平均半径 $a =$ ()

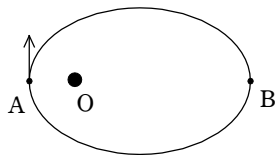
ケプラー第三法則

()

連立させて解くと

$v_A =$ () $v_B =$ ()

$T =$ ()



2 AO= r のA点で $v_A = \sqrt{\frac{5}{3} \frac{GM}{r}}$ の速度であった時

B点での速度 v_B , BOの距離 R , 公転周期 T を求めよ。

ケプラーの第二法則

()

A点とB点でのエネルギー保存則

()

連立させて解くと

$v_B =$ () $R =$ ()

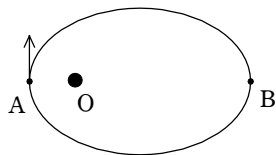
平均半径 $a =$ ()

ケプラー第三法則

()

連立させて解くと

$T =$ ()

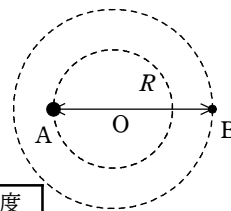


6 質量 M と質量 m の2天体A,Bが距離 R 離れて共通重心の周りを等速円運動しているときの、天体A, Bそれぞれの回転速度 v_A, v_B を求める。

Oは重心 AB= R

AO = ($\frac{m}{M+m}R$) BO = ($\frac{M}{M+m}R$)

hint OはABを $m:M$ に内分する点



天体	質量	向心力	回転半径	回転角速度	向心加速度
A	M	$\frac{GMm}{R^2}$	$\frac{m}{M+m}R$	ω	$\frac{m}{M+m}R\omega^2$
B	m	$\frac{GMm}{R^2}$	$\frac{M}{M+m}R$	ω	$\frac{M}{M+m}R\omega^2$

Aの運動方程式 ($\frac{GMm}{R^2} = M \frac{m}{M+m} R \omega^2$)

Bの運動方程式 ($\frac{GMm}{R^2} = m \frac{M}{M+m} R \omega^2$)

$\omega =$ ($\sqrt{G \frac{M+m}{R^3}}$)

$v_A =$ ($\frac{m}{M+m}R$) $\omega =$ ($m \sqrt{\frac{G}{R(M+m)}}$)

$v_B =$ ($\frac{M}{M+m}R$) $\omega =$ ($M \sqrt{\frac{G}{R(M+m)}}$)

周期を T とすると,

$T = \frac{2\pi}{\omega} =$ ($2\pi \sqrt{\frac{R^3}{G(M+m)}}$)

$\frac{R^3}{T^2} =$ ($\frac{GM+m}{4\pi^2}$) . . . ケプラーの第三法則

解説

1 近地点距離AO= r , 遠地点距離BO= $3r$

の楕円軌道を描いている人工衛星がある。

この人工衛星のA点での速度 v_A 及びB点での速度 v_B , および周期 T を求めよ。

万有引力定数 G , 地球の質量 M , 人工衛星の質量 m

ケプラーの第二法則

($rv_A = 3rv_B$)

A点とB点でのエネルギー保存則

($\frac{1}{2}mv_A^2 - \frac{GMm}{r} = \frac{1}{2}mv_B^2 - \frac{GMm}{3r}$)

平均半径 $a =$ ($2r$)

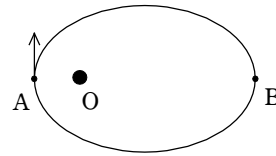
ケプラー第三法則

($\frac{(2r)^3}{T^2} = \frac{GM}{4\pi^2}$)

連立させて解くと

$v_A =$ ($\sqrt{\frac{3}{2} \frac{GM}{r}}$) $v_B =$ ($\frac{1}{3} \sqrt{\frac{3}{2} \frac{GM}{r}}$)

$T =$ ($2\pi \sqrt{\frac{8r^3}{GM}}$)



2 AO= r のA点で $v_A = \sqrt{\frac{5}{3} \frac{GM}{r}}$ の速度であった時

B点での速度 v_B , BOの距離 R , 公転周期 T を求めよ。

ケプラーの第二法則

($r \sqrt{\frac{5}{3} \frac{GM}{r}} = Rv_B$)

A点とB点でのエネルギー保存則

($\frac{1}{2}m \left(\frac{5}{3} \frac{GM}{r} \right) - \frac{GMm}{r} = \frac{1}{2}mv_B^2 - \frac{GMm}{R}$)

連立させて解くと

$v_B =$ ($\sqrt{\frac{1}{15} \frac{GM}{r}}$) $R =$ ($5r$)

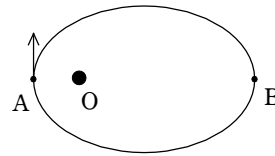
平均半径 $a =$ ($3r$)

ケプラー第三法則

($\frac{(3r)^3}{T^2} = \frac{GM}{4\pi^2}$)

連立させて解くと

$T =$ ($2\pi \sqrt{\frac{27r^3}{GM}}$)



万有引力ドリル問題

3 半径 R 、質量 M の天体表面上からロケットを打ち上げたとき、このロケットがこの天体から脱出できる最低速度 v を求めよ。ロケットの質量を m 、万有引力定数を G とする。

$$\text{ロケットの運動エネルギー} = (\quad)$$

$$\text{天体表面における万有引力による位置エネルギー} = (\quad)$$

$$\text{全力的エネルギー} = (\quad) = 0$$

$$v = (\quad)$$

4 脱出速度が光速に達した天体をブラックホールという。質量 M の天体が崩壊してつぶれてブラックホールになるときの最大半径 R を求めよ。光速を c 、万有引力定数を G とする。

$$3 \text{ より } c = (\quad)$$

$$R = (\quad)$$

3 半径 R 、質量 M の天体表面上からロケットを打ち上げたとき、このロケットがこの天体から脱出できる最低速度 v を求めよ。ロケットの質量を m 、万有引力定数を G とする。

$$\text{ロケットの運動エネルギー} = (\frac{1}{2}mv^2)$$

$$\text{天体表面における万有引力による位置エネルギー} = (-\frac{GMm}{R})$$

$$\text{全力的エネルギー} = (\frac{1}{2}mv^2 - \frac{GMm}{R}) = 0$$

$$v = (\sqrt{\frac{2GM}{R}})$$

4 脱出速度が光速に達した天体をブラックホールという。質量 M の天体が崩壊してつぶれてブラックホールになるときの最大半径 R を求めよ。光速を c 、万有引力定数を G とする。

$$3 \text{ より } c = (\sqrt{\frac{2GM}{R}})$$

$$R = (\frac{2GM}{c^2})$$