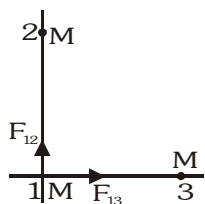


## UNIT # 04 (PART-I)

### GRAVITATION

#### EXERCISE -I

$$1. \quad F_1 = F_2 = \frac{G(1)(1)}{(2)^2} = \frac{6.67 \times 10^{-11}}{.04} = 1.67 \times 10^{-9}$$



$$\vec{F}_{\text{net}} = F_1(\vec{i}) + F_2(\vec{j}) = F(\vec{i} + \vec{j}) = 1.67 \times 10^{-9}(\vec{i} + \vec{j})$$

$$2. \quad F \propto \frac{1}{r^m}; \quad F = \frac{C}{r^m}$$

This force will provide the required centripetal force (आवश्यक अभिकेन्द्रीय बल इसी बल द्वारा प्रदान किया जाता है)

Therefore

$$m\omega^2 r = \frac{C}{r^m}; \quad \omega^2 = \frac{C}{mr^{m+1}}$$

$$T = \frac{2\pi}{\omega} \Rightarrow T \propto r^{(m+1)/2}$$

$$3. \quad \text{At P: } g = \frac{GM}{x^2} - \frac{G81M}{(D-x)^2} = 0$$

$$\Rightarrow D - x = 9x; \quad 10x = D$$



$$x = \frac{D}{10} \text{ from the Moon and } \frac{9D}{10} \text{ from the earth}$$

$$4. \quad g = \frac{GM}{r^2} \Rightarrow$$

R is reduced to R/2 and the mass of the mars becomes 10 times (R का मान R/2 तक घटता है तथा मंगल का द्रव्यमान पृथ्वी के द्रव्यमान का 10 गुना है)

$$g_{\text{mars}} = \frac{4}{10} g_{\text{earth}} \text{ and } W_{\text{mars}} = \frac{4}{10} W_{\text{earth}} = 80\text{N.}$$

$$5. \quad g' = g \left( 1 - \frac{2h}{R} \right); \quad \frac{\Delta g}{g} = \frac{2h}{R}$$

$$1 = 2 \frac{h}{R} \Rightarrow \frac{h}{R} = \frac{1}{2}; \quad g' = g \left( 1 - \frac{d}{R} \right)$$

$$\frac{\Delta g'}{g} = \frac{d}{R} \Rightarrow \frac{h}{R} \quad g \text{ decreases by } 0.5\%$$

$$6. \quad g = \frac{GM}{R^2} = \frac{G\rho \frac{4}{3}\pi R^3}{R^2} \Rightarrow g = \frac{4}{3} G \rho \pi R$$

$$\Rightarrow g \propto R \Rightarrow \frac{g}{g'} = \frac{R}{3R} \Rightarrow g' = 3g$$

$$7. \quad g' = \frac{GM}{(R+h)^2} = \frac{g}{49}; \quad w' = \frac{mg}{49} = \frac{10}{49} = 0.20 \text{ N}$$

Apparent weight of the rotating satellite is zero because satellite is in free fall state.

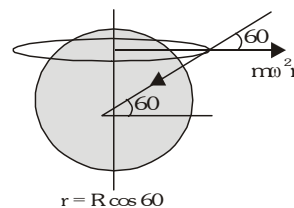
(घूर्णन कर रहे उपग्रह का आभासी भार शून्य होगा क्योंकि उपग्रह मुक्त रूप से गिर रही अवस्था में है)

$$8. \quad t = \sqrt{\frac{2h}{g}} = 1 \text{ sec}; \quad t' = \sqrt{\frac{2h}{g'}} = \sqrt{6} \sqrt{\frac{2h}{g}} = \sqrt{6} \text{ sec}$$

$$9. \quad g' = g - \omega^2 r \cos 60$$

$$g' = g - \omega^2 R \cos^2 60$$

$$g' = 0, \quad g = \omega^2 R \cos^2 60$$



$$\sqrt{\frac{4g}{R}} = \omega, \quad t = \frac{2\pi}{\omega} = 2\pi \sqrt{\frac{R}{4g}} = \pi \sqrt{\frac{R}{g}}$$

10. Acceleration of small body w.r.t. earth =  $g - (-2g) = 3g$   
 Now from second equation of motion  
 (पृथ्वी के सापेक्ष छोटी वस्तु का त्वरण =  $g - (-2g) = 3g$  अब गति की दूसरी समीकरण से)

$$H = \frac{1}{2}(3g)t^2 \Rightarrow t = \sqrt{\frac{2H}{3g}}$$

OR

$$\bar{X}_{\text{CM}} = \frac{2mx_1 + m(x_2)}{2m + m} = \frac{2mH + 0}{2m + m} = \frac{2H}{3}$$

$$\frac{H}{3} = \frac{1}{2}gt^2 \Rightarrow t = \sqrt{\frac{2H}{3g}}$$

11. Gravitational field inside the shell is zero. But the force on the man due to the point mass at the centre is (गोलीय कोश के अन्दर गुरुत्वीय क्षेत्र शून्य होगा लेकिन केन्द्र पर बिन्दु द्रव्यमान के कारण व्यक्ति पर बल)

$$F_{\text{New}} = \frac{GMm}{3R^2}; F_{\text{old}} = \frac{GMm}{R^2}$$

$$\text{Change in force (बल में परिवर्तन)} = \frac{2GMm}{3R^2}$$

12. By applying conservation of energy  
(ऊर्जा संरक्षण का नियम लगाने पर)

$$KE_i + PE_i = KE_f + PE_f$$

$$\frac{1}{2}mv^2 - \frac{GM_em}{R} = 0 - \frac{GM_em}{2R}$$

$$\frac{1}{2}mv^2 = \frac{GM_em}{R} \left[ -\frac{1}{2} + 1 \right]$$

$$\frac{1}{2}mv^2 = \frac{GM_em}{2R} \Rightarrow u = \sqrt{\frac{GM_e}{R}}$$

$$13. PE_i = -\frac{GM_em}{R} = -mgR; PE_f = -\frac{GM_em}{2R} = -\frac{mgR}{2}$$

$$\text{Increase in PE is } \frac{mgR}{2}$$

14. Centre of gravity of the two particles.  
(द्विकण-निकाय का गुरुत्वीय केन्द्र)

$$X_{CG} = \frac{W_1X_1 + W_2X_2}{W_1 + W_2} = \frac{(0)(0) + (mg)(R)}{0 + mg} = R$$

The centre of mass of the two particle system is at

(द्विकण निकाय का द्रव्यमान केन्द्र)

$$X_{CM} = \frac{M(R) + m(0)}{2M} = \frac{R}{2}$$

$$15. I_g = \frac{GM}{R^2}, V = -\frac{GM}{R},$$

$$V = I_g R = 6.8 \times 10^6 = 4.8 \times 10^7$$

$$16. \int dV = -\int I_g \cdot dx; \int_v^0 dV = -\int_r^\infty \frac{k}{x^3} dx$$

$$0 - V = \left[ -\frac{1}{2x^2} \right]_r^\infty \Rightarrow V = +\frac{k}{2r^2} \Rightarrow V = \frac{k}{2x^2}$$

17. Equilibrium position of the neutral point from mass 'm' is (m द्रव्यमान से स्वाभाविक बिन्दु की साम्यावस्था स्थिति)

$$= \left( \frac{\sqrt{m}}{\sqrt{m} + \sqrt{M}} \right) d$$

$$V_1 = \frac{-Gm_1}{r_1}; V_2 = \frac{-Gm_2}{r_2}$$

$$V_1 = \frac{-Gm}{\sqrt{md}}(\sqrt{M} + \sqrt{m}); V_2 = \frac{-GM}{\sqrt{Md}}(\sqrt{M} + \sqrt{m})$$

$$V_1 = \frac{-G}{d}\sqrt{m}(\sqrt{M} + \sqrt{m}); V_2 = \frac{-G}{d}\sqrt{M}(\sqrt{M} + \sqrt{m})$$

$$V = \frac{-G}{d}(\sqrt{M} + \sqrt{m})^2$$

18. There will be no buoyant force on the moon.  
(Eventually balloon bursts) (चन्द्रमा पर कोई उत्प्लावक बल नहीं होता है (अतः गुब्बारा फट जाता है))

$$19. v_e = \sqrt{\frac{2GM}{R}}; v'_e = \sqrt{\frac{2G2M}{R/2}} = 2\sqrt{\frac{2GM}{R}}$$

$$v_e = 2 \text{ (11.2 km/sec)} = 22.4 \text{ km/sec}$$

20. To escape from the earth total energy of the body should be zero  $KE + PE = 0$  (पृथ्वी से पलायन कर जाये इसके लिये वस्तु की कुल ऊर्जा शून्य होनी चाहिये)

$$\frac{1}{2}mv^2 - \frac{GMm}{5R} = 0 \Rightarrow KE_{\text{min}} = \frac{mgR_e}{5}$$

21. There is no atmosphere on the moon.  
(चन्द्रमा पर कोई वायुमण्डलीय दाब नहीं होता है)

$$22. K.E. = +\frac{1}{2} \frac{GM_1M_2}{r}$$

$r = 2R$  for the first and  $r = 8R$  for the II<sup>nd</sup>

$$\frac{K.E_1}{K.E_2} = \left( \frac{1}{2R} \frac{8R}{1} \right) = 4 : 1$$

$$\text{Similarly P.E. is } \Rightarrow -\frac{GM_1M_2}{R}, \frac{P.E_1}{P.E_2} = 4 : 1$$

$$\text{Put the ratio of } \frac{K.E}{P.E} = 2$$

23. Relative angular velocity when the particle are moving in same direction is (जब कण समान दिशा में गति कर रहे हैं तो आपेक्षिक कोणीय वेग)

$$\omega_1 + \omega_2 \Rightarrow (\omega_1 + \omega_2) t = 2\pi$$

$$\therefore \omega_2 = \frac{2\pi}{24} \text{ rad/sec}; \omega_1 = \frac{\pi}{6}$$

When the particles are moving in the same direction then angular velocity becomes

(जब कण समान दिशा में गति कर रहे हैं तो कोणीय वेग)

$$(\omega_1 - \omega_2) \Rightarrow (\omega_1 - \omega_2) t = 2\pi$$

By substituting  $\omega_1$  and  $\omega_2$  in equation we get

( $\omega_1$  व  $\omega_2$  का मान रखने पर)  $\Rightarrow 24 \text{ hrs}$

24. At points A, B and C, total energy is negative.  
(बिन्दुओं A, B तथा C पर कुल ऊर्जा ऋणात्मक होगी)

## EXERCISE -II

1. Net force towards the centre  $\Rightarrow m\omega^2(9R) = \frac{GMm}{(9R)^2}$   
 (केन्द्र की ओर कुल बल)

$$\Rightarrow \omega^2 = \frac{GM}{729R^3} \Rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} \Rightarrow 27 \times 2\pi \sqrt{\frac{R}{g}}$$

2.  $\Delta V = -E_g \cdot dr$   
 Because field is uniform (क्योंकि गुरुत्वीय क्षेत्र एकसमान)

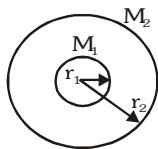
$$\therefore 2 = -E_g \cdot 20 \Rightarrow E = -\frac{1}{10}; \Delta V = +\frac{1}{10}[4] = \frac{2}{5}$$

work done in taking a 5 kg body to height 4 m  
 = m (change in gravitational potential)

(5 kg की वस्तु को सतह से 4m ऊपर उठाने में किया गया कार्य  
 = m (गुरुत्वीय विभवान्तर में परिवर्तन)

$$= 5 \left[ \frac{2}{5} \right] \Rightarrow 2 \text{ J}$$

3. when  $r < r_1$ , gravitational intensity is equal to 0  
 (जब  $r < r_1$  तो गुरुत्वीय क्षेत्र की तीव्रता शून्य होगी)



when  $r > r_1$ , gravitational intensity is equal to  $\frac{GM_1}{r^2}$

when  $r > r_2$ , gravitational intensity is equal to

$\frac{G(M_1 + M_2)}{r^2}$  (जब  $r > r_1$  तो गुरुत्वीय क्षेत्र की तीव्रता

$\frac{GM_1}{r^2}$  होगी, जब  $r > r_2$  तो गुरुत्वीय क्षेत्र की तीव्रता

$\frac{G(M_1 + M_2)}{r^2}$  होगी)

4.  $\int dV = -\int E \cdot dr$ ,  $\int dV = -\int \frac{k}{r} dr$

$$v = -k \log r + c \quad \text{at } r = r_0; v = v_0$$

$$\Rightarrow v_0 = -k \log r_0 + c \Rightarrow c = v_0 + k \log r_0$$

By substituting the value c from equation  
 (c का मान उपरोक्त समीकरण में रखने पर)

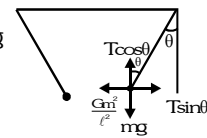
$$v = k \log \left( \frac{r_0}{r} \right) + V_0$$

5.  $\vec{F} = -\frac{dU}{dr} = \frac{d}{dr}(ax + 6y); F_x = -a \text{ and } F_y = b$

$$\vec{F} = -a\vec{i} + b\vec{j} \Rightarrow \text{acceleration} = \frac{\sqrt{a^2 + b^2}}{m}$$

6.  $T \sin \theta = \frac{Gm^2}{\ell^2}; T \cos \theta = mg$

$$\tan \theta = \frac{Gm}{g\ell^2}; \theta = \tan^{-1} \left( \frac{Gm}{g\ell^2} \right)$$



8. Gravitational field and the electrostatic field both are conservation in nature (गुरुत्वीय क्षेत्र तथा स्थिर वैद्युत क्षेत्र दोनों प्रकृति में संरक्षी होते हैं)

10. Both field and the potential inside the shell is non zero (कोश के अन्दर गुरुत्वीय क्षेत्र तथा गुरुत्वीय विभव दोनों अशून्य होते हैं)

11. Case I :

$$U_i + K_i = U_f + K_f$$

$$\frac{-GM_em}{R} + \frac{1}{2}mv^2 = -\frac{GM_em}{R+h_1} + 0$$

$$\frac{-GM_em}{R} + \frac{1}{2}m \frac{2GM_e R}{R^2} \cdot \frac{1}{3} = -\frac{GM_em}{R+h_1}$$

$$-\frac{1}{R} + \frac{1}{3R} = -\frac{1}{R+h_1} \Rightarrow h_1 = \frac{R}{2}$$

Case II :

$$U_i + K_i = U_f + K_f$$

$$-\frac{GM_em}{R} + \frac{1}{2}mv^2 = -\frac{GM_em}{R+h_2} + 0$$

$$-\frac{GM_em}{R} + \frac{1}{2}m \frac{2GM_e R}{R^2} = -\frac{GM_em}{R+h_2}$$

$$-\frac{1}{R} + \frac{1}{2R} = -\frac{1}{R+h_2} \Rightarrow h_2 = R$$

Case III :

$$U_i + K_i = U_f + K_f$$

$$-\frac{GM_em}{R} + \frac{1}{2}m \frac{4GM_e R}{R^2} \cdot \frac{1}{3} = -\frac{GM_em}{R+h_3}$$

$$-\frac{1}{R} + \frac{1}{3R} = -\frac{1}{R+h_3} \Rightarrow h_3 = 2R$$

12. By applying work energy theorem change in K.E.  
 = work done by all the forces (कार्य ऊर्जा प्रमेय लगाने पर गतिज ऊर्जा में परिवर्तन = सभी बलों द्वारा किया गया कार्य)  
 $\Delta K.E. = W_g - W_{fr}; W_g > W_{fr}$   
 therefore  $KE_f$  increases due to the torque of the air resistance its angular momentum decreases  
 therefore A, C (अतः वायु प्रतिरोध के बलाघूर्ण के कारण  $KE_f$  बढ़ती है तथा इसका कोणीय संवेग घटता है)

14.  $F_{\text{net}}$  = force due for sphere + force due for cavity  
(गोले के कारण बल + कोटर के कारण बल)

$$= \frac{GMm}{R^3} \left( \frac{R}{2} \right) + 0 \Rightarrow \frac{GMm}{2R^2} = \frac{mg}{2}$$

15. Pressing force by the particle on the wall of tunnel is and acceleration is  $mg \sin \theta$ .

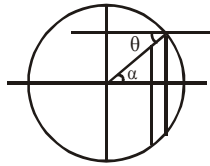
(सुरंग की दीवारों पर कण द्वारा लगाया गया दबाव बल तथा त्वरण  $mg \sin \theta$  होगा)

Pressing force (दबाव बल)

$$= mg \cos \theta \Rightarrow \frac{GMx}{R^3} \times \frac{R}{2x} \Rightarrow \frac{GM}{2R^2}$$

Pressing force is independent from 'x' thus it is constant (दबाव बल का मान x से स्वतंत्र है अतः यह नियत होगा)

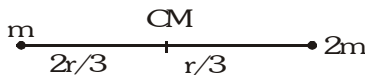
$$g \sin \theta = \frac{GMx}{R^3} \sqrt{\frac{x^2 - \frac{R^2}{4}}{x^2}} = \frac{GM}{2R^3} \sqrt{4x^2 - R^2}$$



x increases from  $\frac{R}{2}$  to R, thus acceleration

increases ( $\frac{R}{2}$  से R तक x बढ़ता है अतः त्वरण बढ़ेगा)

16. Motion of m (m की गति):



$$m\omega^2 \left( \frac{2r}{3} \right) = \frac{Gm(2m)}{r^2} \Rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{3Gm}}$$

$$\therefore T \propto r^{3/2} \text{ and } T \propto m^{-1/2}$$

17. Due to symmetry the gravitational field at the origin is zero. The equipotential line will take the shape of a circle in yz plane.

(सममिति के कारण मूल बिन्दु पर गुरुत्वीय क्षेत्र शून्य होगा। अतः समविभव रेखा yz तल में वृत्त की आकृति ले लेती है)

18. Gravitational field intensity  $F = \frac{GMr}{R^3}$

(गुरुत्वीय क्षेत्र की तीव्रता)

Inside the sphere (गोले के अन्दर)

$$(F_1 \propto r_1, F_2 \propto r_2)$$

$$\frac{F_1}{F_2} = \frac{r_1}{r_2} \text{ of } r_1 < R \text{ \& } r_2 < R$$

Gravitational field intensity (गुरुत्वीय क्षेत्र की तीव्रता)

$$I \propto \frac{1}{r^2} \text{ (Out side the sphere (गोले के बाहर))}$$

$$\therefore \frac{F_1}{F_2} = \frac{r_2^2}{r_1^2} \text{ if } r_1 > R \text{ and } r_2 > R$$

19. Gravitational potential (गुरुत्वीय विभव)  $V = -\frac{GM}{R}$

(B) Gravitational field at the point x from the centre of the coil is (कुण्डली के केन्द्र से बिन्दु x पर गुरुत्वीय क्षेत्र)

$$\frac{GMx}{(R^2 + x^2)^{3/2}}$$

20. Gravitational potential due to hemisphere at the centre is V because distance of each mass particle from the centre O is R. If the distance between the point and mass is changed potential will also change (केन्द्र पर अर्ध गोले के कारण गुरुत्वीय विभव V है क्योंकि केन्द्र से प्रत्येक द्रव्यमान की दूरी R है। यदि बिन्दु तथा द्रव्यमान के मध्य की दूरी परिवर्तित होती है तो विभव के मान में भी परिवर्तन होगा)

21. Acceleration of the particle from the centre of the earth is directly proportional to the distance from the centre (पृथ्वी के केन्द्र से कण का त्वरण, केन्द्र से दूरी के समानुपाती होते हैं)

$$\Rightarrow a = \frac{GMx}{R^3} \Rightarrow a \propto x \Rightarrow a = -\omega^2 x$$

Particle will perform oscillatory motion.

(कण दोलन गति करेगा)

22. By energy conservation (ऊर्जा संरक्षण द्वारा)

$$K_i + U_i = K_f + U_f$$

$$0 - \frac{GMm}{2R} = \frac{1}{2} K \left( \frac{R}{2} \right)^2 - \frac{11GMm}{8R}$$

$$\frac{GMm}{R} \left[ \frac{11}{8} - \frac{1}{2} \right] = \frac{1}{2} K \left( \frac{R^2}{4} \right)$$

$$\frac{7GMm}{8R} = \frac{KR^2}{8}$$

$$K = \frac{7GMm}{R^3}$$

23. P.E. of the system is equal to  $U_i = -\frac{3GMm}{2R}$

(निकाय की स्थितिज ऊर्जा)

work done (किया गया कार्य)

$$\Rightarrow -\Delta U \Rightarrow -[U_f - U_i] \Rightarrow U_i \Rightarrow -\frac{3GMm}{2R}$$

24. 

Total energy of mass M will become zero, it will be escape (यह पलायन करेगा जब M द्रव्यमान की कुल ऊर्जा शून्य होगी।)

$$K + U = 0$$

$$\frac{1}{2} Mv^2 - \frac{Gm_1m_2}{d} - \frac{Gm_2m_2}{d} = 0$$

$$\frac{1}{2} MV^2 = \frac{GM^2}{d} (M_1 + M_2)$$

$$V = \sqrt{\frac{4G}{d} (M_1 + M_2)}$$

## EXERCISE -III

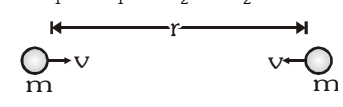
### True / False

1. True
2. False, total energy must be negative.  
(असत्य, कुल ऊर्जा ऋणात्मक होगी)
3. True, two (negative) masses attract each other.  
(सत्य, दो (ऋणात्मक) द्रव्यमान एक-दूसरे को आकर्षित करते हैं)

### Fill in the blanks

1. COME :  $U_1 + K_1 = U_2 + K_2$   
 $0 + 0 = -\frac{3GMm}{2R} + \frac{1}{2}mv^2 \Rightarrow v = \sqrt{\frac{3GM}{R}} = \sqrt{\frac{3}{2}} v_e$

2.  $v_{\text{orbital}} = \sqrt{\frac{GM}{r}}$   
 Kinetic energy after firing (दहन के पश्चात् गतिज ऊर्जा)  
 $= \frac{1}{2} \left( \frac{m}{2} \right) (2v_0)^2 = \frac{10GMm}{R}$

3. COME :  $U_1 + K_1 = U_2 + K_2$   
  
 $\Rightarrow 0 + 0 = -\frac{GMm}{r} + \frac{1}{2}mv^2 + \frac{1}{2}mv^2 \Rightarrow v = \sqrt{\frac{GM}{r}}$

4.  $g_{\text{eff}} = \frac{GM}{R^2} - \omega^2 R = g - \omega^2 R = 0$   
 $\omega = \sqrt{\frac{g}{R}} = \sqrt{\frac{10}{6400 \times 10^3}} = \frac{1}{800} \text{ rad/s}$   
 $= 1.25 \times 10^{-3} \text{ rad/s}$

5. Kepler's third law is the consequence of conservation of angular momentum.  
(कैपलर का तृतीय नियम कोणीय संवेग संरक्षण का परिणाम है)

6. Area enclosed by earth's orbit  
(पृथ्वी की कक्षा द्वारा घेरा गया क्षेत्रफल)

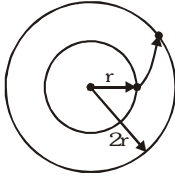
$$\left( \frac{L}{2m} \right) T = \frac{4.4 \times 10^{15}}{2} \quad (365 \quad 86400)$$

$$= 6.94 \times 10^{22} \text{ m}^2$$

7. COME :  $K_1 + U_1 = K_2 + U_2$   
 $\Rightarrow \frac{1}{2} \left[ \frac{1}{2} m \left( \frac{2GM}{R} \right) \right] - \frac{GMm}{R} = 0 - \frac{GMm}{R+h} \Rightarrow h = R$

**Match the Column**

1.



For (A):  $L' = mvr' = m \left( \sqrt{\frac{GM}{2r}} \right) (2r) = \sqrt{2} mvr = \sqrt{2} L$

For (B) : Area of earth covered by satellite signal increases. (उपग्रह संकेत द्वारा घेरा गया पृथ्वी का क्षेत्रफल बढ़ता है)

For (C) : Potential energy (स्थितिज ऊर्जा)

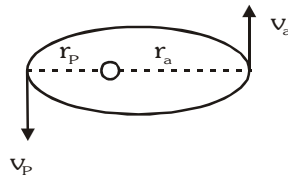
$$U' = -\frac{GMm}{2r} = \frac{U}{2} \text{ and } -\frac{GMm}{2r} > -\frac{GMm}{r}$$

For (D): Kinetic energy (गतिज ऊर्जा)

$$K' = \frac{1}{2} mv'^2 = \frac{K}{2} \Rightarrow K' < K$$

2.

COAM :  $mv_a r_a = mv_p r_p$



(A) At perigee (अपसौर की स्थिति में)

$$r_p < r_a \therefore v_p > v_a (r)$$

(B) Distance from sun at the position of perigee decreases (q) (उपसौर से अपसौर तक आने में सूर्य से ग्रह की दूरी घटती है)

(C) Potential energy at perigee  $U_p = -\frac{GMm}{r_p}$

(अपसौर की स्थिति में स्थितिज ऊर्जा  $U_p = -\frac{GMm}{r_p}$ )

जैसे ही  $r_p$  घटता है,  $U_p$  घटता है)

(D) Angular momentum remains same (p) (कोणीय संवेग समान होता है)

3.

(A) Potential at A Potential at B

(A पर विभव B से कम है)

(B) We can not compare about gravitational field at A and at B

(A तथा B पर गुरुत्वीय क्षेत्र के बारे में हम तुलना नहीं कर सकते हैं।)

(C) At C and D, gravitational field and potential remains same

(जब C से D तक गति करता है तो गुरुत्वीय क्षेत्र तथा विभव समान होते हैं)

(D) As one moves from D to A, field decreases

(जब D से A गति करता है तो गुरुत्वीय क्षेत्र घटता है)

4.

(A) Kinetic energy in gravitational field increases if the total work done by all forces is positive.

(गुरुत्वीय क्षेत्र में किसी कण की गतिज ऊर्जा बढ़ती है यदि सभी बलों द्वारा किया गया कार्य धनात्मक हो)

(B) Potential energy in gravitational field increases as work done by gravitational force is negative. (गुरुत्वीय क्षेत्र में किसी कण की स्थितिज ऊर्जा बढ़ती है यदि गुरुत्वीय बल द्वारा किया गया कार्य ऋणात्मक हो)

(C) For mechanical energy in a gravitational field to increase, work done by external force should be non-zero.

(गुरुत्वीय क्षेत्र में किसी कण की यांत्रिक ऊर्जा बढ़ती है यदि बाह्य बल द्वारा किया गया कार्य अशून्य हो)

**Comprehension Based questions**

**Comprehension#1**

1. By applying conservation of angular momentum

(कोणीय संवेग संरक्षण के द्वारा)

$$mv_0 R \cos \theta = m v (R + h)$$

$$v = \frac{v_0 R \cos \theta}{R + h} \left( \frac{R}{R + h} < 1 \right) \Rightarrow v_0 \cos \theta > v$$

2. By applying conservation of energy

(जा संरक्षण द्वारा)

$$\frac{1}{2} mv_0^2 - \frac{GM_e m}{r} = \frac{1}{2} mv^2 - \frac{GM_e m}{(R + h)}$$

Solving above equation (उपरोक्त समीकरण हल करने पर)

$$h > \frac{v_0^2 \sin^2 \theta}{2g}$$

**Alternate** : As height increases gravitational force decreases and hence the acceleration. Therefore

$$\text{height will be more than } H = \frac{v_0^2 \sin^2 \theta}{2g}$$

## Comprehension # 2

$$1. \quad F = \frac{G2Mm}{(R+R_x)^2} \Rightarrow a = \frac{GM}{2R^2}$$

$$h = \frac{1}{2}at^2 \Rightarrow \frac{4hR^2}{GM} = t^2 \Rightarrow t = 2\sqrt{\frac{hR^2}{GM}}$$

$$2. \quad V \text{ at surface} = \sqrt{2as} = \sqrt{2 \frac{GM}{2R^2} h} = \frac{\sqrt{GMh}}{R}$$

$$\text{If } a = 0, t_1 = \frac{R}{v} = \frac{R^2}{\sqrt{GMh}}; \text{ but } a > 0; t < \frac{R^2}{\sqrt{GMh}}$$

$$3. \quad \text{COME} \Rightarrow 0 - \frac{G(2M)m}{(2R+h)} = \frac{1}{2}mv^2 - \frac{GMm}{R} - \frac{GMm}{2R}$$

$$\Rightarrow v \cong \sqrt{\frac{GM}{R}}$$

## Comprehension # 3

1. As the distance of the star is doubled the potential energy becomes half of the initial and the velocity

of the particle will become  $\frac{1}{\sqrt{2}}$  times of its initial value because K.E. = 1/2 P.E.

(जब तारे की दूरी दुगुनी है तो स्थितिज ऊर्जा का मान प्रारम्भिक स्थितिज ऊर्जा का आधा तथा कण का वेग इसके प्रारम्भिक वेग

का  $\frac{1}{\sqrt{2}}$  गुणा होगा क्योंकि KE= 1/2 P.E.)

2. Its kinetic energy

## EXERCISE -IV(A)

$$1. \quad F_1 = |\vec{F}_{42} + \vec{F}_{41} + \vec{F}_{43}|$$

$$= \frac{G8}{4L^2} + \frac{G4}{2L^2} (2\cos 45) = \frac{(2+2\sqrt{2})G}{L^2}$$

$$F_2 = |\vec{F}_{24} + \vec{F}_{21} + \vec{F}_{23}| = \frac{G8}{4L^2} + \frac{G2}{2L^2} (2\cos 45)$$

$$= \frac{G}{L^2} (2 + \sqrt{2}) \Rightarrow \frac{F_1}{F_2} = \sqrt{2}$$

$$2. \quad mg - T = ma \quad \dots (1)$$

$$T + mg' = ma \quad \dots (2)$$

By adding (1) and (2)

$$a = \frac{g+g'}{2}; T = \frac{m(g+g')}{2} - mg'$$

$$T = m \left( \frac{g-g'}{2} \right) = \frac{m}{2} \left[ g - g \left[ 1 - \frac{2h}{R} \right] \right]$$

$$T = \frac{mg}{2} \frac{2h}{R} = \frac{mgh}{R} = \frac{GMm\ell}{R^3}$$

$$3. \quad F_1 = \frac{GMm}{4R^2}$$

$F_2$  = force due to whole sphere - force due to cavity

( $F_2$  = सम्पूर्ण गोले के कारण बल - कोटर के कारण बल)

$$F_2 = \frac{GMm}{4R^2} - \frac{GMm}{18R^2} \Rightarrow \frac{7GMm}{36R^2} \therefore \frac{F_2}{F_1} = \frac{7}{9}$$

4. For the line  $4y = 3x + 9$

$$4dy = 3dx; 4dy - 3dx = 0 \dots (i)$$

For work in the region,

$$dW = \vec{E} \cdot (dx\vec{i} + dy\vec{j}) = (3\vec{i} - 4\vec{j}) \cdot (dx\vec{i} + dy\vec{j})$$

$$= 3dx - 4dy \text{ (from equation (i))} = 0$$

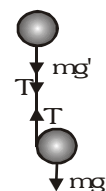
5. Total mass of earth

$$M = \frac{4}{3}\pi \left( \frac{R}{2} \right)^3 \rho_1 + \frac{4}{3}\pi \left( R^3 - \frac{R^3}{8} \right) \rho_2$$

$$M = \frac{4\pi R^3}{24} (\rho_1 + 7\rho_2)$$

Acceleration due to gravity at earth's

$$\text{surface} = \frac{GM}{R^2} = \frac{4\pi GR}{24} (\rho_1 + 7\rho_2)$$



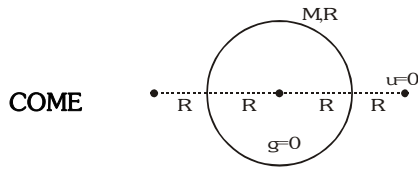
Acceleration due to gravity at depth  $\frac{R}{2}$  from the

$$\text{surface} = \frac{G \left[ \frac{4}{3} \pi \left( \frac{R}{2} \right)^2 \rho_1 \right]}{\left( \frac{R}{2} \right)^2} = \frac{4\pi G \rho_1 R}{6}$$

Now according to question

$$\frac{4\pi G R (\rho_1 + 7\rho_2)}{24} = \frac{4\pi G R \rho_1}{6} \Rightarrow \frac{\rho_1}{\rho_2} = \frac{7}{3}$$

6. Speed at surface (तल पर चाल) =  $v$  (let)



$$-\frac{GMm}{2R} + 0 = -\frac{GMm}{R} + \frac{1}{2}mv^2$$

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

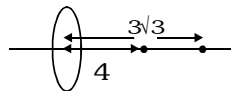
Inside the shell (कोश के अन्दर)  $g = 0$

$$\therefore t = \frac{\text{distance}}{\text{speed}} = \frac{2R}{v} = 2 \sqrt{\frac{R^3}{GM}}$$

7.  $V_1 = \frac{GM}{(R^2 + x^2)^{1/2}} = \frac{G(5)}{(16+9)^{1/2}} = G$

$$V_2 = \frac{GM}{(R^2 + x^2)^{1/2}}$$

$$\Rightarrow \frac{G(5)}{(9+27)^{1/2}} \Rightarrow \frac{G5}{6}$$



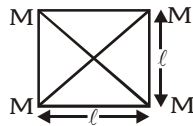
$$\text{work done} = m[V_2 - V_1] = \frac{G}{6} = 1.11 \times 10^{-11} \text{ Joule}$$

8. Potential at centre  
(केन्द्र पर विभव)

$$= \sum \frac{GM}{r} = \frac{-4GM}{r} = -\frac{4\sqrt{2}GM}{\ell}$$

Potential energy of the system  
(निकाय की स्थितिज ऊर्जा)

$$-\frac{4GM^2}{\ell} - \frac{2GM^2}{\sqrt{2}\ell} = -\frac{5.41GM^2}{\ell}$$



9. No. of pairs for P.E. can be calculated by using  
(स्थितिज ऊर्जा के लिये युग्मों की संख्या)

$$= {}^nC_2 = \frac{n(n-1)}{2} = 28$$

where  $n$  is the no. of mass particles.

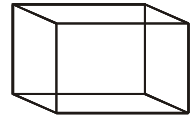
(जहाँ  $n$  द्रव्यमान कणों की संख्या है)

out of 28 pairs :-

12  $\rightarrow$  sides of cube

12  $\rightarrow$  face diagonal

12  $\rightarrow$  body diagonal



- 10.

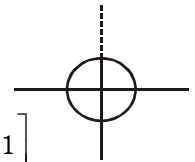
$$U = \frac{GM_1M_2}{d} \text{ for the point Mass}$$

$$dU = \frac{GmdM}{x} \Rightarrow U = -\int \frac{GMm}{\ell x} dx$$

$$U = -\frac{GMm}{\ell} \int_a^{\ell+a} \frac{dx}{x} = -\frac{GMm}{\ell} \ln \left( \frac{\ell+a}{a} \right)$$

11.  $U_f = -\frac{GMm}{R(1+n)} \Rightarrow U_i = -\frac{GMm}{R}$

$$\Delta U = U_f - U_i = -\frac{GMm}{R} \left[ \frac{1}{1+n} - 1 \right]$$



By applying energy conservation

(ऊर्जा संरक्षण लगाने पर)

$$\frac{1}{2}mv^2 = \frac{GMm}{R} \left[ 1 - \frac{1}{1+n} \right]; v = \sqrt{\frac{2GM}{R} \left[ 1 - \frac{1}{1+n} \right]}$$

13. Net torque on the comet is zero then the angular momentum is conserved. (धूमकेतु पर कुल बलाघूर्ण शून्य है। अतः कोणीय संवेग संरक्षित होता है)

14. (i) Orbital velocity (कक्षीय वेग)

$$v_0 = \sqrt{\frac{GM}{r}} = \frac{1}{2} \sqrt{\frac{2GM}{R}}$$

$$\Rightarrow r = 2R = R + h \Rightarrow h = R = 6400 \text{ km}$$

(ii) COME :  $-\frac{GMm}{2R} + 0 = -\frac{GMm}{R} + \frac{1}{2}mv^2$

$$\Rightarrow v = \sqrt{\frac{GM}{R}} = \sqrt{gR} = 7.9184 \text{ m/s}$$



## EXERCISE -IV(B)

1. Orbital velocity (कक्षीय वेग)  $v_0 = \sqrt{\frac{GM}{r_1}}$

After impulse (आवेग के बाद)  $v_1 = \sqrt{k}v_0$

COAM :  $mv_1r_1 = mv_2r_2 \dots (i)$

COME :  $\frac{-GMm}{r_1} + k \left( \frac{1}{2}mv_0^2 \right)$   
 $= \frac{-GMm}{r_2} + \left( \frac{1}{2}mv_2^2 \right) \dots (ii)$

Solving equation (i) and (ii)  $\frac{r_2}{r_1} = \frac{k}{2-k}$

2. Let  $r$  = distance of apogee (उपसौर की दूरी)

COAM :  $\sqrt{\frac{6GM}{5R}} R = vr \dots (iv)$

COME :  $-\frac{GMm}{R} + \frac{1}{2}m \left( \frac{6GM}{5R} \right)$   
 $= -\frac{GMm}{r} + \frac{1}{2}mv^2 \dots (ii)$   
 $\Rightarrow r = \frac{3R}{2}$  and  $v = \sqrt{\frac{8GM}{15R}}$

Orbital speed at  $r$  (पर कक्षीय चाल)

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

$\therefore$  Increase in speed (चाल में वृद्धि)

$$= \sqrt{\frac{GM}{R}} \left[ \sqrt{\frac{2}{3}} - \sqrt{\frac{8}{15}} \right]$$

3.  $v_1(H+R) = \frac{3}{2}\sqrt{\frac{GM}{2R}}R$

$$v_1 = \left( \frac{3R}{R+H} \right) \sqrt{\frac{Gm}{8R}}$$

$$v_0^2 - \frac{GM}{2R} = v^2 - \frac{2GM}{(R+H)}$$

$$-\frac{GM}{2R} = \frac{9R^2}{(R+H)^2} \frac{GM}{8R} - \frac{2GM}{R+H}$$

$$-1 = \frac{9R^2}{4(R+H)^2} - \frac{4R}{R+H}$$

$$-1 = \frac{9R^2 - 16R^2 - 16RH}{4(R+H)^2}$$

$$4R^2 + 4H^2 + 8RH + 9R^2 - 16R^2 - 16RH = 0$$

$$4H^2 - 8RH - 3R^2 = 0$$

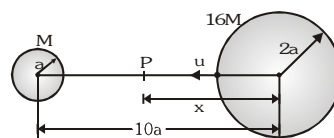
$$= \frac{8R \pm \sqrt{64R^2 + 48R^2}}{8}$$

$$= R \pm R \sqrt{R^2 + \frac{3}{4}R^2}$$

$$= R \pm \frac{R}{2}\sqrt{7}$$

4. Point P, where field is zero

(बिन्दु P, जहाँ क्षेत्र शून्य है)



$$\Rightarrow \frac{GMm}{(10a-x)^2} = \frac{G(16M)m}{x^2} \Rightarrow x = 8a$$

COME :  $-\frac{G(16M)m}{2a} - \frac{GMm}{8a} + \frac{1}{2}mv^2$   
 $= -\frac{G(16M)m}{8a} - \frac{GMm}{2a} \Rightarrow v = \frac{3}{2}\sqrt{\frac{5GM}{a}}$

5. COAM :  $mv_1(2R) = mv_2(2R) \Rightarrow v_1 = 2v_2 \dots (i)$

COME :  $\frac{-GMm}{2R} + \frac{1}{2}mv_1^2 = -\frac{GMm}{4R} + \frac{1}{2}mv_2^2 \dots (ii)$

$$\Rightarrow v_1 = \sqrt{\frac{2GM}{3R}}$$

$$\therefore \text{Radius of curvature at perigee} = \frac{v_1^2}{g_1}$$

(अपसौर पर वक्रता त्रिज्या)

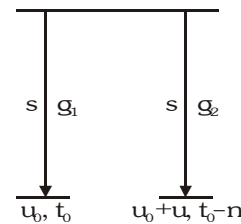
$$\Rightarrow R_p = \frac{2GM}{3R} \times \frac{4R^2}{GM} = \frac{8R}{3}$$

6.  $s = \frac{1}{2}g_1t_0^2 \dots (i)$

$$s = \frac{1}{2}g_2(t_0-n)^2 \dots (ii)$$

$$u_0 = g_1t_0 \dots (iii)$$

$$u_0 + u = g_2(t_0-n) \dots (iv)$$



After solving we get  $g_1g_2 = \left( \frac{u}{n} \right)^2$

7. Loss of total energy (कुल ऊर्जा में कमी)

$$= |TE|_{\text{final}} - |TE|_{\text{initial}} = Ct$$

$$\Rightarrow Ct = \frac{GM_s M_e}{2} \left( \frac{1}{R_e} - \frac{1}{R_s} \right)$$

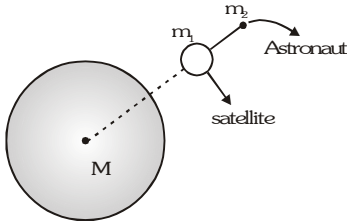
8.  $v \frac{dv}{dh} = -\frac{GM}{(R+h)^2}$ ;  $\int_{v_0}^v v dv = -\int \frac{gR^2}{(R+h)^2} dh$

$$\frac{v^2 - v_0^2}{2} = (-gR^2) \left[ \frac{-1}{R+h} \right]_0^h$$

$$\frac{v - v_0^2}{2} = +gR^2 \left[ \frac{1}{R+h} - \frac{1}{R} \right]$$

$$v_0^2 - v^2 = \frac{2gRh}{(R+h)}; \quad v_0^2 - v^2 = \frac{2gh}{\left(1 + \frac{h}{R}\right)}$$

9.



For satellite :  $\frac{GMm_1}{R^2} - T = m_1\omega^2 R$  ... (i)

For astronaut :  $\frac{GMm_2}{(R+r)^2} + T = m_2\omega^2 (R+r)$  ... (ii)

Dividing eq<sup>n</sup>(i) by (ii)  $\frac{\frac{gm_1 - T}{R^2}}{\frac{gm_2 R^2}{(R+r)^2} + T} = \frac{m_1 R \omega^2}{m_2 (R+r) \omega^2}$

$$\Rightarrow gm_1 m_2 \left[ (R+r) - \frac{R^3}{(R+r)^2} \right] = T [m_1 R + m_2 (R+r)]$$

$$\Rightarrow T = \frac{m_2 g}{R} \left[ (R+r) - \frac{R^3}{(R+r)^2} \right] \left( \because \frac{m_2}{m_1} = 0 \right)$$

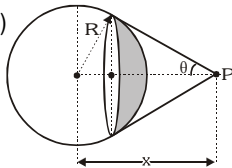
$$= m_2 g \left[ \left(1 + \frac{r}{R}\right) - \left(1 - \frac{2r}{R}\right) \right] = \frac{3m_2 g r}{R}$$

$$= \frac{3 \times 100 \times 10 \times 64}{6400 \times 1000} = 0.03 \text{ N}$$

10. The area on earth surface in which satellite can not send message (पृथ्वी की सतह पर वह क्षेत्रफल जिसमें उपग्रह संदेश नहीं भेज सकता)

$$= 4\pi R^2 [1 - \cos\theta]$$

$$= 4\pi R^2 \left[ 1 - \frac{\sqrt{x^2 - R^2}}{x} \right]$$



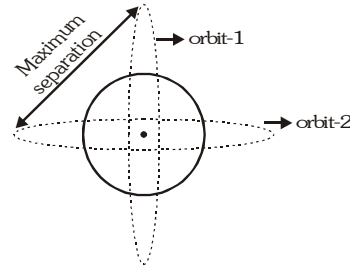
11. g below surface (सतह से नीचे)  $g = \frac{GM}{R^3} (R-x)$

g above surface (सतह से ऊपर)  $g = \frac{GM}{(R+x)^2}$

$$\Rightarrow \frac{GM}{R^3} (R-x) = \frac{GM}{(R+x)^2}$$

$$\Rightarrow x = \left( \frac{\sqrt{5}-1}{2} \right) R \text{ or } 0$$

12. (i) Orbital velocity of each particle  $v_0 = \sqrt{\frac{GM}{r}}$   
(प्रत्येक कण का कक्षीय वेग)



- (ii) Maximum separation before collision  $= \sqrt{2} r$

(टक्कर के पहले अधिकतम दूरी)

- (iii) Relative velocity before collision  
(टक्कर के पहले आपेक्षिक वेग)

$$v_{\text{Rel}} = \sqrt{v_1^2 + v_2^2} = \sqrt{\frac{2GM}{r}}$$

13. Average velocity of satellite P,  
(उपग्रह P का औसत वेग)

$$W_P = \frac{v_P}{2R} = \frac{1}{2R} \sqrt{\frac{GM}{2R}}$$

- Average velocity of satellite Q,  
(उपग्रह Q का औसत वेग)

$$W_Q = \frac{v_Q}{3R} = \frac{1}{3R} \sqrt{\frac{GM}{3R}}$$

- Least time when P and Q will be in same vertical line  
(वह अल्प समय जब P व Q समान ऊर्ध्व रेखा में होंगे)

$$= \frac{2\pi}{\omega_1} + \frac{2\pi}{\omega_2} = \frac{2\pi R^{3/2} 6\sqrt{6}}{\sqrt{GM} (2\sqrt{2} + 3\sqrt{3})}$$

14. (i) At equator (भूमध्य रेखा पर)

$$m\omega^2 R = \frac{GMm}{R^2}$$

$$\Rightarrow \frac{2\pi}{T} = \omega = \sqrt{\frac{G\rho \cdot 4\pi R^3}{R^3 \cdot 3}} \Rightarrow T = \sqrt{\frac{3\pi}{G\rho}}$$

$$(ii) T = \sqrt{\frac{3\pi}{6.63 \times 10^{-11} \times 3000}} = 1.9 \text{ hr}$$

15. (i) Necessary centripetal force = Gravitational force  
 (आवश्यक अभिकेन्द्रीय बल = गुरुत्वीय बल)

$$\Rightarrow M\omega^2 r = \frac{GM^2}{4r^2} \Rightarrow T = 4\pi\sqrt{\frac{r^3}{GM}}$$

(iii) COME : KE + PE = 0

$$\Rightarrow \frac{1}{2}mv^2 - \frac{2GMm}{r} = 0 \Rightarrow v = \sqrt{\frac{4GM}{r}}; \left(r = \frac{d}{2}\right)$$

16. Let  $x$  = distance of the particle from the surface  
 Acceleration, (माना  $x$  = तल से कण की दूरी है)

$$\frac{vdv}{dx} = \frac{GM}{R^3}(R-x)$$

$$\Rightarrow \int_{v_e}^v v dv = \int_0^x g \left(1 - \frac{x}{R}\right) dx$$

$$\Rightarrow v = \sqrt{v_e^2 + 2g \left(x - \frac{x^2}{2R}\right)} = \frac{dx}{dt}$$

$$\Rightarrow \int_0^t dt = \int_R^0 \frac{dx}{\sqrt{2g \left[R + x - \frac{x^2}{2R}\right]}}$$

$$\Rightarrow t = \int_R^0 \frac{dx}{\sqrt{\frac{g}{R} [3R^2 - (x-R)^2]}}$$

$$\text{Let } x - R = \sqrt{3R} \sin \theta \quad dx = \sqrt{3R} \cos \theta d\theta$$

$$\therefore t = \sqrt{\frac{R}{g}} \int d\theta = \sqrt{\frac{R}{g}} \sin^{-1} \left( \frac{x-R}{\sqrt{3R}} \right)_0^R$$

$$\Rightarrow t = \sqrt{\frac{R}{g}} \sin^{-1} \left( \frac{1}{\sqrt{3}} \right)$$

17. Range of throw is = 10m

$$\frac{u^2}{g} = 10 \Rightarrow u^2 = 100 \Rightarrow u = 10 \text{ m/s}$$

$$v_e = \sqrt{\frac{2GM}{R}} \Rightarrow \frac{v_e}{v_{ep}} = \sqrt{\frac{M_e}{R_e} \times \frac{R_p}{M_p}}$$

$$\frac{v_e}{v_p} = \sqrt{\left(\frac{S_e}{S_p}\right) \left(\frac{R_e}{R_p}\right)^2} \quad (S = \text{density})$$

$$\Rightarrow \frac{11.2}{10} = \frac{R_e}{R_p} \times \frac{1}{\sqrt{2}} \Rightarrow R_p = \frac{10}{11.2 \times \sqrt{2}} \times R_e$$

$$\Rightarrow \frac{10 \times 6.4 \times 10^6}{11.2 \times \sqrt{2}} = 40.42 \text{ km}$$

$$18. F = \frac{GMmx}{R^3} = m\omega^2 x$$

Particle will perform a oscillation

$$\text{with angular speed } \omega^2 = \frac{GM}{R^3}$$

(कण कोणीय वेग  $\omega^2 = \frac{GM}{R^3}$  के साथ दोलन गति करेगा)

$$T_i = 2\pi\sqrt{\frac{R^3}{GM}} \Rightarrow t_1 = \frac{\pi}{2}\sqrt{\frac{R^3}{GM}}$$

If acceleration is constant (यदि त्वरण नियत है तो)

$$g = \frac{GM}{R^2}; S = \frac{1}{2}at^2 \Rightarrow R = \frac{1}{2} \frac{GM}{R^2} t^2$$

$$\Rightarrow t^2 = \frac{2R^3}{GM} \Rightarrow t_2 = \sqrt{\frac{2R^3}{GM}}; \frac{t_1}{t_2} = \frac{\pi}{2\sqrt{2}}$$

19. Relative velocity when satellite revolving anticlockwise  
 (जब उपग्रह वामावर्त दिशा में परिक्रमण कर रहा है तो आपेक्षिक वेग)

$$(\omega_1 + \omega_2) t = 2\pi \Rightarrow \left(\frac{4\pi}{3} + \frac{2\pi}{24}\right) t = 2\pi; t = \frac{24}{17}$$

If it moves in same direction (यदि यह समान दिशा में गति करता है तो)

$$\left(\frac{4\pi}{3} - \frac{2\pi}{24}\right) t = 2\pi$$

$$\left(\frac{30\pi}{24}\right) t = 2\pi \Rightarrow t = \frac{24}{15} = 1.6 \text{ hrs.}$$

20. By applying conservation of linear momentum  
 (रेखीय संवेग संरक्षण द्वारा)

$$m(v) - m(v) = 2mv'; v' = 0$$

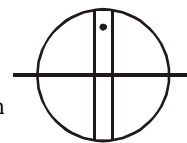
Initially, energy of a satellite 'A' and 'B' is  
 (प्रारम्भ में, उपग्रह A तथा B की ऊर्जा)

$$E_A = -\frac{GM_em}{2R}; E_B = -\frac{GM_em}{2R}$$

$$\text{Total energy (कुल ऊर्जा): } E_A + E_B = -\frac{GM_em}{R}$$

After collision velocity of satellite becomes zero then the K.E. = 0, therefore total mechanical energy becomes (टक्कर के बाद उपग्रह का वेग शून्य होगा तो KE=0)

$$\text{अतः कुल यांत्रिक ऊर्जा} - \frac{GM_e 2M}{R}$$

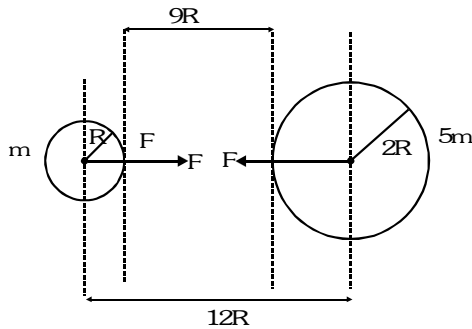


**EXERCISE -V(A)**

2. Required KE =  $\frac{GMm}{R} = mgR$
3. Energy required (आवश्यक ऊर्जा) =  $U_f - U_i$   

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

$$= \frac{GMm}{R} \left( -\frac{2+3}{6} \right) = \frac{GMm}{6R}$$
4.  $\therefore T \propto R^{3/2}$   
 $\therefore T_2 = T_1 \left( \frac{R_2}{R_1} \right)^{3/2} = 5h(4)^{3/2} = 40h$
5. Force on M block (M ब्लॉक पर बल)  $F = \frac{GM5m}{144R^2}$



$$a = \frac{F}{m} = \frac{5GM}{144R^2}$$

Force on 5 m block (5m ब्लॉक पर बल)

$$F = \frac{GM5m}{144R^2}$$

$$a = \frac{GM5m}{144R^2 \cdot 5m} = \frac{GM}{144R^2}$$

Relative acceleration (आपेक्षिक त्वरण)

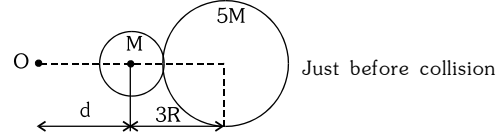
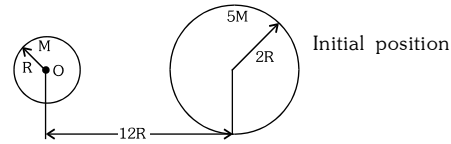
$$a = \frac{5GM}{144R^2} + \frac{GM}{144R^2} = \frac{6GM}{144R^2} = \frac{GM}{24R^2}$$

$$9R = \frac{1}{2} \times \frac{GM}{24R^2} \times t^2$$

$$t^2 = \frac{18R \times 24R^2}{GM}$$

$$s = \frac{1}{2} \times \frac{5GM}{144R^2} \times \frac{18R \times 24R^2}{GM} = 7.5R$$

**OR**



इस System के centre of mass की situation वही रहेगी

$$[\therefore \vec{F}_{\text{system}} = 0]$$

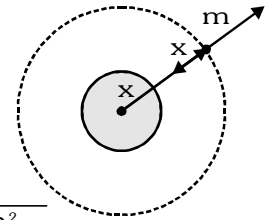
$$\frac{M(0) + 5M(12R)}{M + 5M} = \frac{M(d) + 5M(d + 3R)}{M + 5M} \Rightarrow d = 7.5R$$

6.  $F = \frac{mv^2}{(R+x)}$

$$\frac{GMm}{(R+x)^2} = \frac{mv^2}{(R+x)}$$

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

$$= \sqrt{\frac{gR^2}{(R+x)}} = \left( \frac{gR^2}{R+x} \right)^{1/2}$$



8.  $\Delta U = U_f - U_i = -\frac{GMm}{2R} + \frac{GMm}{R}$   

$$= \frac{GMm}{2R} = \frac{mgR}{2}$$

9.  $F = \frac{GMm}{r^n} = m\omega^2 r \Rightarrow \omega = \sqrt{\frac{GM}{r^{n+1}}} \Rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} = \left( r^{\frac{n+1}{2}} \right)$

11.  $g_h = g \left( \frac{1-2h}{R} \right); g_d = g \left( 1 - \frac{d}{R} \right)$

$$\Delta g_h = \Delta g_d \Rightarrow g \left( \frac{2h}{R} \right) = g \left( \frac{d}{R} \right) \Rightarrow 2h = d$$

12. Work done =  $U_f - U_i = U_i = 0 - (-0)$

$$U_i = \frac{GM_1 m_2}{R} = \frac{6.67 \times 10^{-4} \times 100 \times 10 \times 10^{-1}}{10 \times 10^2}$$

$$= \frac{6.67 \times 10^{-11} \times 100 \times 10 \times 10^{-3}}{10 \times 10^{-2}} = 6.67 \times 10^{-10}$$

13. Electronic charge is independent from  $g$ , then the ratio will be equal for 1. (इलेक्ट्रॉन का आवेश  $g$  से स्वतंत्र है। अतः अनुपात 1 के बराबर होगा)

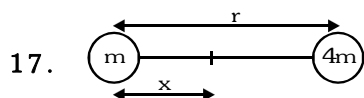
14.  $v_e = \sqrt{\frac{GM}{R}}$   $v_e \propto \sqrt{\frac{M}{R}}$

$$\frac{v_e}{v_e^1} = \sqrt{\frac{M_e}{R_e} \times \frac{R_p}{M_p}} \Rightarrow \sqrt{\frac{M_e}{R_e} \times \frac{R_e / 10}{10M_e}}$$

$$\frac{11}{v_e^1} = \frac{1}{10}; v_e^1 = 110 \text{ m/s}$$

16.  $g_h = \frac{g}{\left(1 + \frac{h}{R}\right)^2} = \frac{g}{9} \Rightarrow \left(1 + \frac{h}{R}\right)^2 = 9$

$$\Rightarrow 1 + \frac{h}{R} = 3 \Rightarrow h = 2R$$



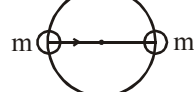
$$\frac{G \times m}{x^2} = \frac{G \times 4m}{(r-x)^2} \Rightarrow x = \frac{r}{3}$$

Potential at point the gravitational field is zero between the masses.

(दोनों द्रव्यमानों के मध्य वह बिन्दु जिस पर गुरुत्वीय क्षेत्र शून्य है पर विभवा)

$$V = -\frac{3Gm}{r} - \frac{3 \times G \times 4m}{2r}$$

$$= -\frac{3Gm}{r} [1 + 2] = -\frac{9GM}{r}$$

18.  $\frac{Gm^2}{4R^2} = \frac{mV^2}{R} = V = \sqrt{\frac{Gm}{4R}}$  

19.  $PE_i + KE_i = PE_f + KE_f \Rightarrow -mgR + KE_i = 0 + 0$   
 $KE_i = +mgR = 1000 \times 10 \times 6.4 \times 10^6$   
 Work done =  $6.4 \times 10^{10} \text{ J}$

## EXERCISE -V(B)

### Single Choice

1. Force on satellite is always towards earth, therefore, acceleration of satellite  $S$  is always directed towards centre of the earth. Net torque of this gravitational force  $F$  about centre of earth is zero. Therefore, angular momentum (both in magnitude and direction) of  $S$  about centre of earth is constant throughout. Since the force  $F$  is conservative in nature, therefore mechanical energy of satellite remains constant. Speed of  $S$  is maximum when it is nearest to earth and minimum when it is farthest.

(उपग्रह पर बल हमेशा पृथ्वी की ओर होता है। अतः उपग्रह  $S$  का त्वरण हमेशा पृथ्वी के केन्द्र की ओर होगा। पृथ्वी के केन्द्र के सापेक्ष इस गुरुत्वीय बल  $F$  का बलाघूर्ण शून्य होगा। अतः पृथ्वी के केन्द्र के सापेक्ष  $S$  का कोणीय संवेग (परिमाण तथा दिशा दोनों में) सम्पूर्ण जगह नियत होगा। चूंकि बल  $F$  संरक्षी है अतः उपग्रह की यांत्रिक ऊर्जा नियत बनी रहती है।  $S$  की चाल अधिकतम होगी जब यह पृथ्वी के नजदीक हो तथा न्यूनतम होगी जब यह पृथ्वी से दूर हो।)

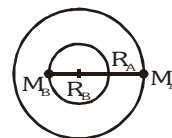
2.  $T^2 \propto R^3$ ; with  $R_e = 6400 \text{ km}$ ,

$$\frac{T^2}{(24)^2} = \left(\frac{6400}{36000}\right)^3 \Rightarrow T \approx 1.7 \text{ hr}$$

For spy satellite  $R$  is slightly greater than (जासूसी उपग्रह  $R$  मान  $R_e$  से थोड़ा अधिक होगा)

$$R_e \Rightarrow T_s > T \therefore T_s = 2\text{hr}$$

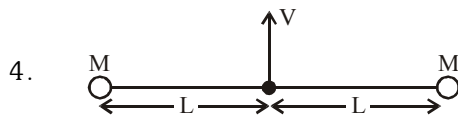
3. Figure shows a binary star system.



The gravitational force of attraction between the stars will provide the necessary centripetal forces. In this case angular velocity of both stars is the same. Therefore time period remains the same.

(प्रदर्शित द्वि-तारा निकाय में गुरुत्वाकर्षण बल का आकर्षण, तारों के मध्य आवश्यक अभिकेन्द्रीय बल द्वारा प्रदान किया जाता है। इस स्थिति में दोनों तारों के कोणीय वेग समान होगा अतः आवर्तकाल मान होगा)

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



Total energy of  $m$  is conserved for escape velocity

$$K.E_f + P.E_f = K.E_i + P.E_i$$

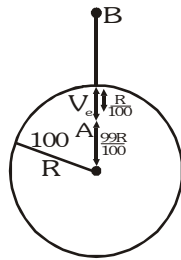
$$0 + 0 = \frac{1}{2}mv^2 + 2\left[\frac{-GMm}{L}\right] \Rightarrow v = \sqrt{\frac{4GM}{L}} = 2\sqrt{\frac{GM}{L}}$$

### Subjective

1. Total energy at A = Total energy at B

(A पर कुल ऊर्जा = B पर कुल ऊर्जा)

$$(KE)_A + (PE)_A = (PE)_B$$



$$\frac{1}{2}m \times \frac{2GM}{R} + \left[ \frac{-GMm}{2R^3} \left\{ 3R^2 - \left( \frac{99R}{100} \right)^2 \right\} \right] = -\frac{GMm}{R+h}$$

On solving we get  $h = 99.5 R$