

न्यूटन के गुरुत्वाकर्षण का नियम

$$F = \frac{Gm_1m_2}{r^2}$$

$$G = 6.67 \times 10^{-11} \text{ Nm}^2/\text{kg}^2$$

$$\vec{F}_{12} = -\vec{F}_{21}$$

सदैव आकर्षण प्रकृति का

गुरुत्वीय त्वरण

$$g = \frac{GM}{R^2} = \frac{4}{3} \pi GR\rho$$

 $\rho \rightarrow$ पृथ्वी का घनत्व ; $M \rightarrow$ पृथ्वी का द्रव्यमान; $R \rightarrow$ पृथ्वी की त्रिज्या

g में परिवर्तन

(a) ऊँचाई का प्रभाव $g' = g \left(1 + \frac{h}{R}\right)^{-2}$

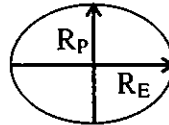
यदि $h \ll R$ तो $g' = g \left(1 - \frac{2h}{R}\right)$

(b) गहराई का प्रभाव $g'' = g \left(1 - \frac{d}{R}\right)$

(c) अक्षांश का प्रभाव

पृथ्वी के घूर्णन के कारण $g_\lambda = g - \omega^2 R_\lambda \cos^2 \lambda$

पृथ्वी की आकृति के कारण
 $R_E - R_P = 2 \text{ km}$
 $g_E < g_P$



गुरुत्वीय क्षेत्र की तीव्रता

$$\vec{E}_g = \frac{GM}{r^2} (-\hat{r})$$

पृथ्वी के लिये

$$E_g = g = 9.86 \text{ m/s}^2$$

गुरुत्वीय विभव

$$V_g = - \int_{\infty}^r \vec{E}_g \cdot d\vec{r}$$

बाह्य बिन्दुओं के लिये ($r > R$) $V_g = - \frac{GM}{r}$

सतह पर ($r = R$) $V_g = - \frac{GM}{R}$

आन्तरिक बिन्दुओं पर $r < R$ $V_g = - GM \left[\frac{3R^2 - r^2}{2R^3} \right]$

गुरुत्वीय स्थितिज ऊर्जा

$$U_g = mV_g$$

सतह से h ऊँचाई तक जाने में स्थितिज ऊर्जा में परिवर्तन

$$\text{सतह पर } \Delta U_g = mgh \quad \text{यदि } h \ll R_e \quad \text{सामान्यतः } \Delta U_g = \frac{mgh}{\left(1 + \frac{h}{R}\right)}$$

उपग्रह का कक्षीय वेग

$$\frac{mv_o^2}{r} = \frac{GMm}{r^2}$$

$$v_o = \sqrt{\frac{GM}{R+h}} \quad (r = h + R)$$

$$\text{यदि } h \ll R \quad v_o = \sqrt{\frac{GM}{R}} = \sqrt{gR} \approx 8 \text{ Km/sec.}$$

प्रक्षेपण वेग

गतिज ऊर्जा में कमी = स्थितिज ऊर्जा में वृद्धि

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

$$v_p = \left[\frac{2GMh}{R(R+h)}\right]^{1/2} = \left[\frac{2gh}{1 + \frac{h}{R}}\right]^{1/2} \quad (\because GM = gR^2)$$

चक्रण काल

$$T = \frac{2\pi r}{v_o} = \frac{2\pi(R+h)^{3/2}}{R\sqrt{g}}$$

$$\text{या} \quad T^2 = \frac{4\pi^2 r^3}{GM}$$

$$\text{यदि } h \ll R \quad T = \frac{2\pi R^{3/2}}{R\sqrt{g}} \approx 1 \frac{1}{2} \text{ Hr.}$$

उपग्रह की गतिज ऊर्जा

$$\text{K.E.} = \frac{GMm}{2r} = \frac{1}{2} mv_o^2$$

उपग्रह की स्थितिज ऊर्जा

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

उपग्रह की बन्धन ऊर्जा

$$\text{BE} = \frac{1}{2} \frac{GMm}{r}$$

पलायन वेग

$$v_c = \sqrt{\frac{2GM}{R}} = \sqrt{2gR} = R \sqrt{\frac{8\pi Gd}{3}}$$

$$v_c = v_0 \sqrt{2}$$

उपग्रह में प्रभावी भार

$$W = 0$$

उपग्रह स्वतंत्रता पूर्वक गिरती हुई वस्तु की भांति व्यवहार करता है

ग्रहों की गति के लिये केप्लर के नियम

ग्रह का पथ है -

- (a) दीर्घ वृत्ताकार गति जिसमें सूर्य इसकी नाभि पर होता है।
- (b) क्षैत्रिय वेग नियत होता है, $dA/dt =$ नियतांक
- (c) $T^2 \propto r^3$, $r = (r_1 + r_2)/2$