

תורת המכניקה ניוטונית

התנאי הראשוני של תורת ניוטון, הוא שכל גוף נע בתוך מערכת ייחוס אינרציאלית, לפי חוקי ניוטון:

$$\vec{r} = \vec{r}(t) \quad \vec{r} = x\hat{x} + y\hat{y} + z\hat{z}$$

התנאי -

התנאי של ניוטון $\frac{d\vec{p}}{dt} = m\vec{a} = \vec{F}$

$\vec{F} = \sum \vec{F}_i$ - הכוח הכולל על הגוף

הכוחות האחרים

הכוחות האחרים \vec{F} - הכוח הכולל

תנאי ניוטון

התנאי הראשון של ניוטון: $\frac{d\vec{P}}{dt} = 0$ כאשר $\vec{P} = \sum_a m_a \vec{v}_a$ - תנאי ניוטון

Linear momentum

התנאי השני של ניוטון: $\frac{d\vec{L}}{dt} = 0$ כאשר $\vec{L} = \sum_a \vec{r}_a \times (m_a \vec{v}_a)$ - תנאי ניוטון

Angular momentum

התנאי השלישי של ניוטון: $\vec{F}_a = -\vec{\nabla}_a V$ - תנאי ניוטון

Energy

$$\vec{F}_a = -\vec{\nabla}_a V = -\frac{\partial V}{\partial x_a} \hat{x} - \frac{\partial V}{\partial y_a} \hat{y} - \frac{\partial V}{\partial z_a} \hat{z}$$

התנאי הרביעי של ניוטון: $E = T + V = \frac{1}{2} \sum_a m_a v_a^2 + V$ - תנאי ניוטון

קריטריון של ניוטון

I (הנחת) כל גוף חופשי (ללא כוחות חיצוניים) נמצא במצב של

II $\vec{F} = m\vec{a}$ - כל גוף חופשי נמצא במצב של

III (הנחת) כל גוף חופשי נמצא במצב של $\vec{F}_{1 \rightarrow 2} = -\vec{F}_{2 \rightarrow 1}$ (כוחות אקטיון-רפלקטיון)

$$\vec{F}_{2 \rightarrow 1} = -\vec{F}_{1 \rightarrow 2}$$

כל גוף חופשי נמצא במצב של - כל גוף חופשי נמצא במצב של

1 ג'לו' תנועה

$$\sum \vec{F} = 0$$

ק'גלו - statics

$$\vec{a} = \vec{g}$$

תנועה חופשית

תנועה חופשית - free fall

תנועה מעגלית - circular motion

זמן מחזור - T, $\omega = \frac{2\pi}{T}$

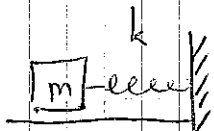
רדיוס R
 תנועה מעגלית
 תנועה מעגלית

$$v = \omega R$$

$$a = \omega^2 R$$

2 ג'לו' תנועה

תנועה מעגלית, תנועה מעגלית



$$m \ddot{x} = -kx$$

תנועה מעגלית, תנועה מעגלית

תנועה מעגלית, תנועה מעגלית

$$x(t) = A \cos(\omega t + \varphi)$$

$$= A_1 \cos \omega t + A_2 \sin \omega t$$

Amplitude - תנודות A

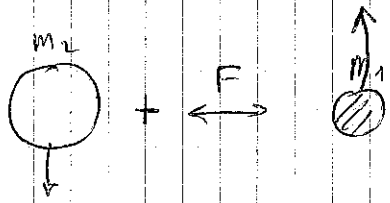
phase - זמן התחלה / זמן תחילת φ

$$\omega^2 = \frac{k}{m}$$

(A_1, A_2 תנודות) תנועה מעגלית A, φ

oscillator

שני גופים



הכוחות שביניהם הם כוח גרביטציוני

$$F = G \frac{m_1 m_2}{r^2}$$

$$r = |\vec{r}_1 - \vec{r}_2| = |\vec{r}_2 - \vec{r}_1|$$

הכוחות הם

Two body problem

שני גופים מסות m_1, m_2 נמצאים במרחק r זה מזה

$$\begin{cases} m_1 \ddot{\vec{r}}_1 = \vec{F}_{12} \\ m_2 \ddot{\vec{r}}_2 = \vec{F}_{21} \end{cases}$$

$$\begin{cases} \frac{d}{dt} \vec{R}_{cm} = 0 \\ \mu \ddot{\vec{r}} = \vec{F}(\vec{r}) \end{cases}$$

$$\begin{cases} \vec{r}_1 = \vec{R}_{cm} + \frac{m_2}{M} \vec{r} \\ \vec{r}_2 = \vec{R}_{cm} - \frac{m_1}{M} \vec{r} \\ M = m_1 + m_2 \end{cases}$$

$$\vec{R}_{cm} = \frac{1}{m_1 + m_2} (m_1 \vec{r}_1 + m_2 \vec{r}_2)$$

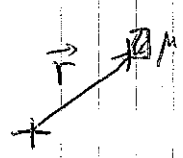
מרכז מסת הגוף המרכזי

$$\mu = \frac{m_1 m_2}{m_1 + m_2}$$

reduced mass

מרחק בין הגופים

הכוחות שביניהם הם כוח גרביטציוני
 $\vec{F}(\vec{r})$ הוא כוח גרביטציוני בין שני גופים
 המסתו μ והמרחק ביניהם r



Central force

שאלה: מהו הכוח המרכזי?

כוח המרכזי הוא כוח המכוון כל הזמן לכיוון המרכז, ולכן הוא תלוי רק במרחק r מהמרכז.

$$\vec{F}(\vec{r}) = F(r) \hat{r}$$

כוח המרכזי תלוי רק במרחק r מהמרכז (ולא בזווית).

מרחק r וזווית θ

$$\begin{cases} x = r \cos \theta \\ y = r \sin \theta \end{cases}$$

$$L = \mu r^2 \dot{\theta} = \text{const}$$

כלומר, המומנטום הזוויתי נשמר.

$$\mu (\ddot{r} - r \dot{\theta}^2) = F(r)$$

המשוואה הזו מתארת את תנועת המסה במרחב.

$$\dot{\theta} = \frac{L}{\mu r^2}$$

$$\begin{aligned} \mu \ddot{r} &= F(r) + \frac{L^2}{\mu r^3} \\ &= -\frac{\partial}{\partial r} V_{\text{eff}}(r) \end{aligned}$$

$$V_{\text{eff}}(r) = V(r) + \frac{L^2}{2\mu r^2}$$

"הפוטנציאל האפקטיבי"

המשוואה הזו מתארת את תנועת המסה במרחב.

Effective potential

Kepler problem

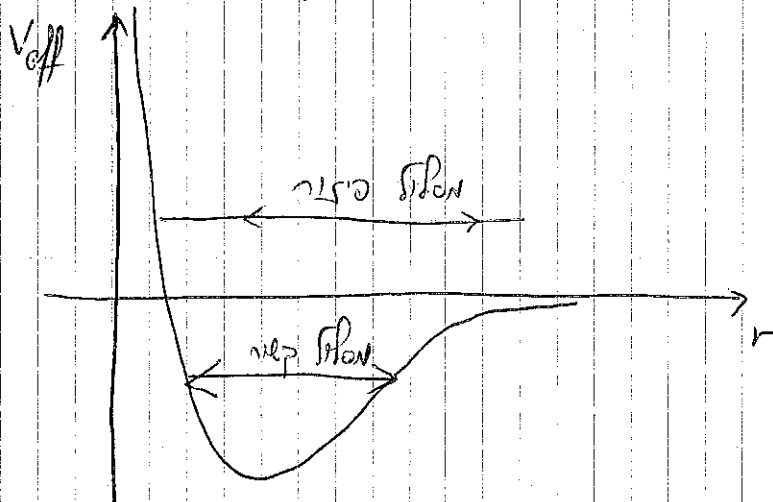
6-
 $\frac{dV}{dr} = -\frac{GM\mu}{r^2}$ $\frac{d}{dt} \left(\frac{L^2}{2\mu r^2} \right) = 0$

$$F(r) = -\frac{GM\mu}{r^2} = -\frac{GM\mu}{r^2}$$

$$V(r) = -\frac{GM\mu}{r}$$

$$V_{\text{eff}}(r) = -\frac{GM\mu}{r} + \frac{L^2}{2\mu r^2}$$

→ $\frac{dV_{\text{eff}}}{dr} = 0$ (3.10)



(3.11) $r = r(\theta)$ $\frac{d^2 r}{d\theta^2} + r = -\frac{GM\mu}{L^2} r^3$

$r = r(\theta)$

$$\frac{1}{r} = \frac{1}{r_0} (1 + e \cos \theta)$$

from $e=0$

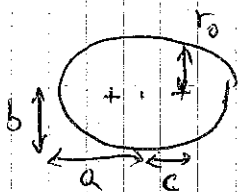
circle $0 < e < 1$

parabola $e=1$

hyperbola $e > 1$

→ e - eccentricity

eccentricity

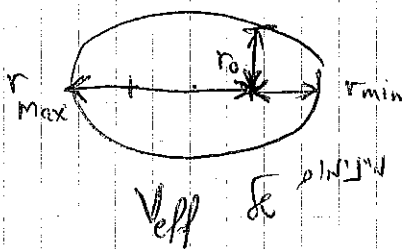


7-8 '18
 7-8 '18

7-8 '18

7-8 '18

$$\begin{cases} \tilde{L} = L/\mu \\ \tilde{E} = E/\mu \end{cases}$$



r_0, e parameters

$$\begin{cases} r_0 = \frac{\tilde{L}^2}{GM} \\ \left(\frac{e}{r_0}\right)^2 = 1 + \frac{2\tilde{E}}{\tilde{L}^2} \end{cases}$$

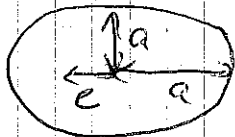
apastron
 periastron

perihelion, aphelion - r_{min}, r_{max}

$$\frac{1}{r} = \frac{1}{r_0} (1 + e \cos \theta)$$

$$\begin{cases} \frac{1}{r_{max}} = \frac{1}{r_0} (1 - e) \\ \frac{1}{r_{min}} = \frac{1}{r_0} (1 + e) \end{cases} \Leftrightarrow \begin{cases} \frac{1}{r_0} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{r_{min}} + \frac{1}{r_{max}} \right) \\ \frac{e}{r_0} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{r_{min}} - \frac{1}{r_{max}} \right) \end{cases}$$

Semi major/minor axis



$$\begin{aligned} a &= \frac{1}{2} (r_{max} + r_{min}) \Rightarrow \begin{cases} a = \frac{r_0}{1 - e^2} \\ c = \frac{e}{1 - e^2} r_0 \\ b = \frac{r_0}{\sqrt{1 - e^2}} \end{cases} \\ c &= ea \\ b^2 &= a^2 - c^2 \end{aligned}$$

- 8

התנאי הראשון

: Q ו- m נמצאים במרחק a מהמרכז *
*

$$E \leftrightarrow Q \leftrightarrow \omega$$

$$E = E(a) = -\frac{GMm}{2a}$$

התנאי השני $GM = \omega^2 a^3$ $\omega = \omega(A)$

התנאי השני - a הוא המרחק בין Q ל- P *
*

$$\frac{1}{2} \dot{L}^2 = \frac{dS}{dt} = \frac{S}{T} = \frac{\omega S}{2\pi}$$

$$\dot{L}^2 = \omega a b = \omega \frac{r_a^2}{(1-e^2)^{3/2}}$$

rotor 3 and 3 - 303 ft

$$S = \omega I \quad (\rho \omega) \text{ is } \omega$$

Moment of inertia $\rho \omega \omega \omega \omega$

$$I = \int dm r^2 = \sum \frac{m_a r_a^2}{r} \quad \text{Bow } \rho \omega \omega \omega$$

$$T = \frac{1}{2} I \omega^2 \quad \text{GIP } \rho \omega \omega \omega$$

$$\frac{d}{dt} L \equiv \frac{d}{dt} (I \omega) = N \quad \text{torque} \quad \omega \omega \omega \omega$$