Прошлый семестр:

$$egin{aligned} \left\{ egin{aligned} x &= r\cosarphi \ y &= r\sinarphi \end{aligned}
ight. \ ec{r} &= \left(egin{aligned} x \ y \end{aligned}
ight) \left(ec{i} & ec{j}
ight) = \left(egin{aligned} r \ 0 \end{matrix}
ight) \left(ec{r}_0 & ec{p}_0
ight) \end{aligned} \ ec{v} &= \left(egin{aligned} v_x \ v_y \end{matrix}
ight) \left(ec{i} & ec{j}
ight) = \left(egin{aligned} v_r \ 0 \end{matrix}
ight) \left(ec{r}_0 & ec{p}_0 \end{matrix}
ight) + \left(egin{aligned} r \ 0 \end{matrix}
ight) \left(ec{r}_0 & ec{p}_0 \end{matrix}
ight) + \left(egin{aligned} r \ 0 \end{matrix}
ight) \left(egin{aligned} \cosarphi & \sinarphi \ -\sinarphi & \cosarphi \end{aligned} \right) \end{aligned} \ ()$$

Стихно

11/02/2025

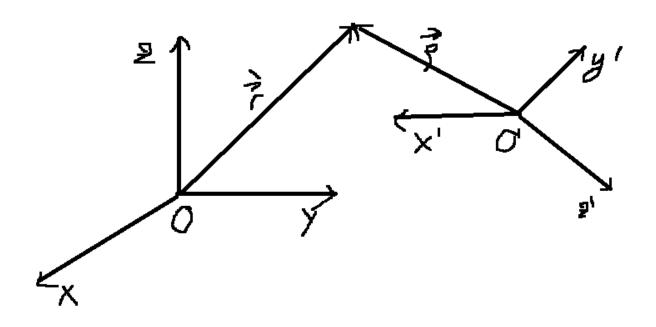
Переписать из тетради

18/02/2025

В инерциальной СО: $m ec{a} = \sum ec{F}$

Движение точки в неинерциальной системе отсчёта.

Неинерциальной системой отсчёта называют систему отсчёта, в которой не выполняется закон инерции



$$ec{a}=ec{a}_r+ec{a}_e+ec{a}_K$$
 $ec{a}_e=ec{a}_{O'}+ec{arepsilon}_e imesec{
ho}+ec{\omega}_e imes(ec{\omega}_e imesec{
ho})$ $ec{a}_K=2(ec{\omega}_e imesec{V}_r)$ $m(ec{a}_r+ec{a}_e+ec{a}_K)=\Sigma F$ $mec{a}_r=\Sigma F-mec{a}_e-mec{a}_K$ $ec{ec{\Phi}}_e=-mec{a}_e$ - переносная сила инерции $ec{ec{\Phi}}_K=-mec{a}_K$ - сила инерции Кориолиса $mec{a}_r=\Sigma F+ec{ec{\Phi}}_e+ec{ec{\Phi}}_K$

$$ec{\Phi_K}=0$$
 ? $ightarrow ec{\omega_e}=0 \ ec{\omega_e}=0$ $ec{\Phi_e}=0$? $ightarrow ec{arepsilon_e}=0$ $ec{\sigma_{c'}}=0$

Критерий неинерциальности системы отсчёта:

Если система отсчёта движется с ускорением или вращается относительно любой инерцианльой системы отсчёта, то такая система будет неинерциальной.

Относительный покой материальной точки в неинерциальной системе отсчёта.

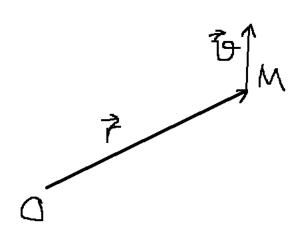
Условие покоя:

$$egin{aligned} ec{V_r} &\equiv 0 \ ec{a_r} &\equiv 0 \end{aligned} \ 0 = \sum ec{F} + ec{\mathcal{\Phi}}_e \end{aligned}$$

Движение материальной точки под действием центральной силы

 $ec{F}$ - центральная, если она коллинеарна радиус-вектору

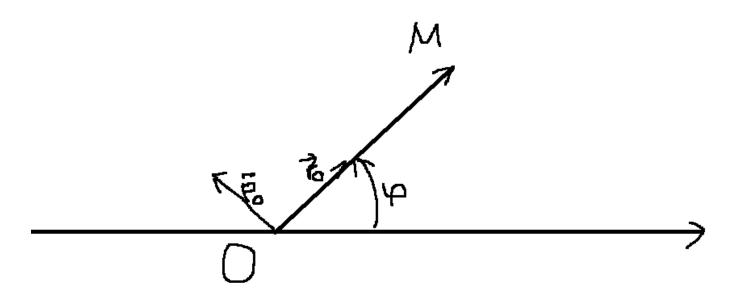
$$ec{F}=f(ec{r})ec{r}$$



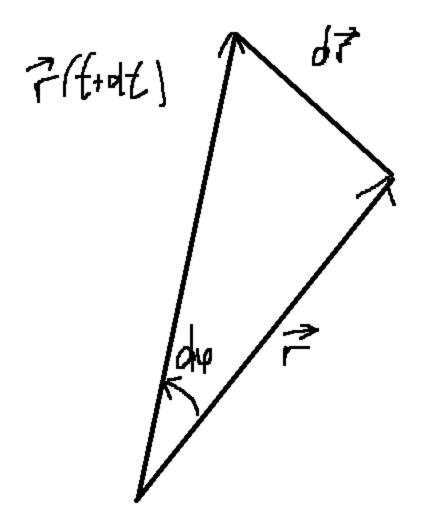
$$mec{a}=ec{F}$$

1. Траектория точки, которая движется только под действием центральной силы плоская кривая

\end{gather}\$\$ Введём полярную ось



$$a_r=\ddot{r}-r\dot{arphi}^2 \ a_p=r\dot{r}+r\ddot{arphi} \ a_p=r\dot{r}+r\ddot{arphi} \ ec{r_0}: \ m(\ddot{r}-r\dot{arphi}^2)=f(ec{r})ec{r} \ ec{p_0}: \ m(r\dot{r}+\ddot{arphi})=0 \ 2\dot{r}\dot{arphi}+r\ddot{arphi}=0 \ \dot{arphi}=rac{d\dot{arphi}}{dt} \
ightarrow 2dr\cdot\dot{arphi}+2d\dot{arphi}=0 \ \dot{arphi}=rac{dr}{dt} \ rac{2dr}{r}=-rac{d\dot{arphi}}{\dot{arphi}} \ 2\ln r=-\ln\lvert\dot{arphi}
vert+C \ r^2=rac{C_1}{\lvert\dot{arphi}\rvert} \ \lvert\dot{arphi}
vert^2=C_1 \ \end{cases}$$



$$dS=rac{1}{2}|dec{r}|h$$
 $hpprox r$ $|dec{r}|pprox rdarphi$ $dS=rac{1}{2}r^2darphi$ \Longrightarrow $\dot{S}=rac{1}{2}r^2\dot{arphi}=C$ - интеграл площадей. Закон Кеплера

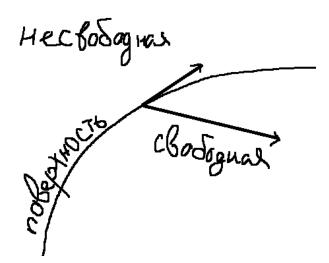
Движение несвободной материальной точки

Движение точки называется несвободным когда на параметры её движения наложены некоторые ограничения. Такие ограничения, связывающие координаты и скорости точки, называются связи. Это ограничение в общем виде можно представить в виде уравнения или неравенства.

$$f(x,y,z)=0$$
 - точка находится в поверхности $\begin{cases} f_1(x,y,z)=0 \ f_2(x,y,z)=0 \end{cases}$ - точка находится на кривой $mec{a}=\Sigmaec{F}$

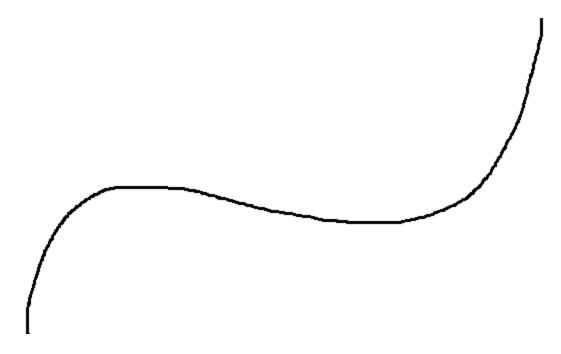
$$egin{cases} mec{a} = \Sigmaec{F} \ f(x,y,z) = 0 \end{cases}$$

Решается через множитель Лагранжа.



Связь называется идеальной, если прибавка к ускорению будет направлена по нормали к поверхности в данной точке.

$$ec{n} = rac{ec{grad}(f)}{ert grad}(f) \ \left\{ egin{aligned} & mec{a} = \Sigma ec{F} + \lambda' ec{n} \ f(x,y,z) = 0 \end{aligned}
ight. \ & \left\{ egin{aligned} & mec{a} = \Sigma ec{F} + \lambda' ec{n} \ f(x,y,z) = 0 \end{aligned}
ight. \ & \left\{ egin{aligned} & ec{\partial f} \ \dfrac{\partial f}{\partial z} \end{array}
ight.
ight. \ & \left\{ egin{aligned} & m \ddot{x} = \Sigma ec{F}_x + \lambda rac{\partial f}{\partial y} \ m \ddot{z} = \Sigma ec{F}_z + \lambda rac{\partial f}{\partial z} \ f(x,y,z) = 0 \end{aligned}
ight. \ & \left\{ egin{aligned} & m \ddot{z} = \Sigma ec{F}_z + \lambda rac{\partial f}{\partial z} \ f(x,y,z) = 0 \end{aligned}
ight.
ight.
ight. \end{aligned}
ight.$$



$$egin{cases} f_1 = 0 \ f_2 = 0 \end{cases} \ fm\ddot{x} = \Sigma F_x + \lambda_1 rac{\partial f_1}{\partial x} + \lambda_2 rac{\partial f_2}{\partial x} \ m\ddot{y} = \Sigma F_y + \lambda_1 rac{\partial f_1}{\partial y} + \lambda_2 rac{\partial f_2}{\partial z} \ m\ddot{z} = \Sigma F_z + \lambda_1 rac{\partial f_1}{\partial y} + \lambda_2 rac{\partial f_2}{\partial z} \ f_1(x,y,z) = 0 \ f_2(x,y,z) = 0 \end{cases}$$

На экзамене не будет: 2 важных постулата ОТО:

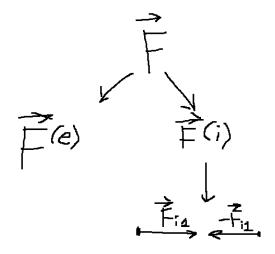
- 1. Гравитация инерционная сила
- Чем быстрее движется точка, тем она "менее свободна"
 Сила инерции ~ массе тела (инерционной)
 Сила притяжения ~ массе тела (гравитационной)
 Мб сила притяжения сила инерции???
 Геометрия пространства эквивалентна силе

25/02/2025

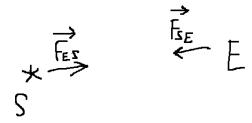
Механическая система - совокупнось материальных точек, чьё движение рассматривается совместно.

Внешниесилы - силы, которые действуют на точки системы со стороны тел, внешних по отношению системе объектов.

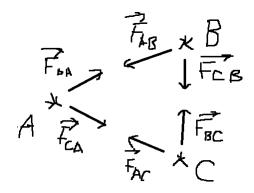
Внутренниесилы - силы взаимодействия между точками механической системы.



 $$\{vec\{R\}^{(i)}=\sum_{j=1}^{N} \vec\{F\}_{j}^{(i)}=\vec\{0\}$



$$egin{cases} m_Sec{a}_S = ec{F}_{ES} \ m_Eec{a}_E = ec{F}_{SE} \end{cases}$$



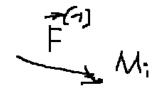
Алгебраического решения для задачи 3х тел не существует. Поиск общих теорем динамики.

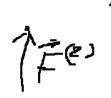
Общие теоремы динамики

1. $i = 1 \dots n$

ͺ M;

2. Инерциальная система отсчёта





$$m_iec{a}_i=\sum_jec{F}_{ij}=ec{F}_i^{ ext{(B)}}+ec{F}_i^{ ext{(i)}}$$

\end{gather}

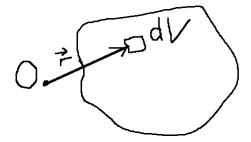
Определение : Центрмассмеханической системы — материальная точка, срадиус — вектором, которы $\cdot \text{Vec}_{r}_{i} \ \text{sum}_{i} \ \text{sum}_$

$$rac{d^2}{dt^2}: ec{a}_C = rac{\sum_i ec{a}_i}{\sum_i m_i} \ M ec{a}_C = ec{R}^{ ext{(B)}},$$
 где $M = \sum_i m_i$

Теорема о движении центра масс механической системы.

Центр масс механической системы движется так же, как двигалась бы материальная точка, с массой, равной суммарной массе системы, под действием только внешних сил,

приложенных к системе.



$$ec{r}_C = rac{\iiint_V ec{r} \cdot
ho dV}{\iiint_V
ho dV} = rac{\iiint_V ec{r}
ho dV}{M}$$

Векторный момент первого порядка.

Частный случай: Пусть $ec{R}^{ ext{ iny (B)}}=0$

$$egin{aligned} M ec{a}_C &= 0 \Rightarrow ec{V}_C = ec{const} \ ec{V}_C &= rac{\sum_i m_i ec{V}_i}{\sum_i m_i} = ec{const} \end{aligned}$$

Определение.

Пусть есть точка массой m, которая движется со скоростью $ec{V}.$



Количество движения материальной точки - произведение её массы на её скорость.

$$ec{q}=m_iec{V}_i$$

Разница с импульсом - импульс определен и для неньютоновской механики. Количество движения механической системы - сумма количеств движения точек системы. Для счётного случая:

$$ec{Q} = \sum_i ec{q}_i$$

Для несчётного:

$$ec{Q}=\iiint_{V}ec{v}
ho dV$$

$$egin{align} Mec{v}_C &= \sum_i m_i ec{v}_i = ec{Q} \ Mec{a} &= ec{R}^{(\mathrm{e})} \ Mrac{dec{v}_c}{dt} &= rac{d}{dt}(Mec{v}_C) \ rac{dec{Q}}{dt} &= ec{R}^{(\mathrm{B})} \ \end{align}$$

Теорема об изменении количества движения механической системы Изменение со временем количества движения механической системы соответствует главному вектору системы внешних сил.

Пусть главный вектор системы внешних сил = 0. $\vec{R}^{({\scriptscriptstyle {
m B}})}=0$

$$rac{dec{Q}}{dt}=0 \Rightarrow ec{Q}=ec{const}$$

Теорема об изменении количества движения механической сситемы в интегральной форме

$$egin{aligned} rac{dec{Q}}{dt} &= \sum_i ec{F}^{(\mathtt{B})} \ dec{Q} &= \sum_i ec{F}^{(\mathtt{B})} dt \ dec{s} &= ec{F} dt \end{aligned}$$

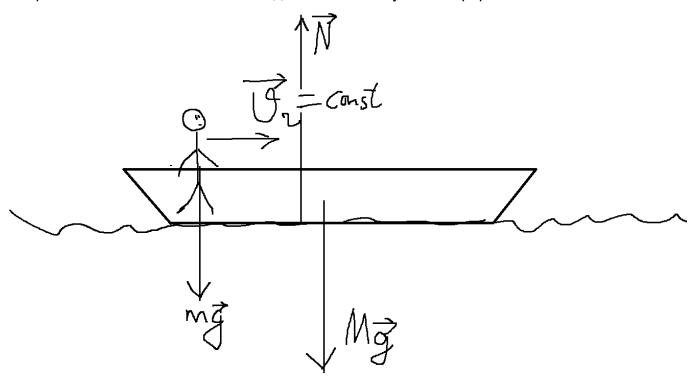
Элементарным импульсом силы \vec{s} будем называть векторную величину на дифференциал времени

Полный импульс силы - интеграл от элементарного импульса силы на определённом промежутке времени

$$ec{S} = \int_{t_0}^t ec{F}(au) d au$$

$$ec{Q}_{ ext{ iny K}} - ec{Q}_{ ext{ iny H}} = \sum_i ec{S}^{(ext{ iny B})}$$

Теорема об изменении количества движения в импульсной форме



$$egin{aligned} M_Cec{a}_C &= mec{g} + Mec{g} + ec{N} \ x : M_Ca_C^x &= 0 \Rightarrow \ M_CV_C^x &= const \ ext{Пусть } V_C|_{t=0} &= 0 \Rightarrow \ v_{ ext{ iny MM}}^x &= 0 \ Q^x &= 0 \Longrightarrow \ Q^x &= Q_{ ext{ iny MM}}^x + Q_{ ext{ iny MM}}^x \ ec{v}_{ ext{ iny MM}} &= ec{v}_{ ext{ iny MM}} &= ec{v}_{ ext{ iny MM}} \ ec{v}_{ ext{ iny MM}} &= ec{v}_{ ext{ iny MM}} &= ec{v}_{ ext{ iny MM}} \ V_{ ext{ iny MM}} &= 0 \end{aligned}$$

04/03/2025

$$m_i ec{a}_i = \sum ec{F}_{ij}$$

Рассмотрим инерциальную систему отсчёта и точку О, неподвижную в этой истеме отсчёта

Для каждой точки введём радиус-вектор \vec{r}_i .

$$ec{r}_i imes m_i ec{a}_i = \sum_i ec{r}_i imes ec{F}_{iO} = \sum_i ec{M}_O(ec{F}_{ij})$$

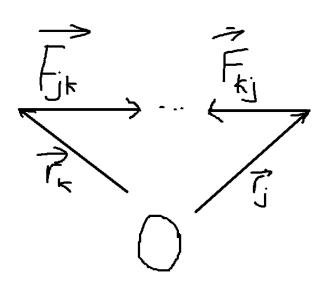
Кинетический момент (момент количества движения) относительно некоторого полюсавекторная величина, равная векторному произведению радиус-вектора этой точки M_i

относительно исходного полюса, умноженного на количество движения этой точки

$$egin{aligned} ec{K}_i &= ec{r}_i imes m_i ec{v}_i = ec{r}_i imes ec{q}_i \ rac{dec{K}_i}{dt} &= rac{d}{dt} (ec{r}_i imes m_i ec{v}_i) = (ec{v}_i imes m ec{v}_i)^0 + (ec{r}_i imes m_i ec{a}_i) \ rac{dec{K}_i}{dt} &= \sum_j ec{M}_O(ec{F}_{ij}) \end{aligned}$$

Кинетический момент системы относительно полюса О

$$ec{K}^O = \sum_i ec{K}_i^O = \sum_i ec{r}_i imes m_i ec{v}_i = \sum_i ec{r}_i imes ec{q}_i = \sum_i ec{M}^O(ec{F}_i)$$
 $rac{dec{K}^O}{dt} = rac{d}{dt} \left(\sum_i ec{r}_{i imes m_i ec{v}_i}
ight) = \sum_i [(ec{v}_i imes ec{m}_i ec{v}_i)^O + (ec{r}_i imes m_i ec{a}_i)]$ $rac{dec{K}^O}{dt} = \sum_{ij} ec{M}^O(ec{F}_{iO}) = \sum ec{M}_O ec{F}^{ ext{BHeIII}} + \sum ec{M}_O ec{F}^{ ext{BHYTP}}$



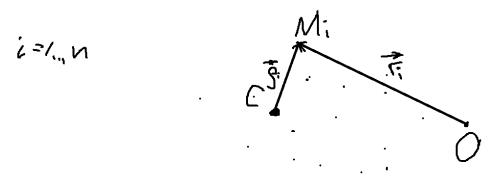
$$egin{align} ec{L}_O(ec{F}_{jk}^{(i)},ec{F}_{kj}^{(i)}) &= ec{r}_k imes ec{F}_{jk}^{(i)} + ec{r}_j imes ec{F}_{kj}^{(i)} \Rightarrow \ ec{r}_j &= ec{r}_k + \overrightarrow{M}_k \overrightarrow{M}_j \ ec{L}_O(ec{F}_{jk}^{(i)} ec{F}_{kj}^{(i)}) &= 0 \ \ &rac{dec{K}^O}{dt} &= \sum ec{M}_O(ec{F}^{ ext{BHeIII}}) \ \end{split}$$

Уравнение описывает вращение системы относительно О.

Законы сохранения вектора кинетической энергии.

Кинетический момент механической системы в её относительном движении относительно центра масс механической системы

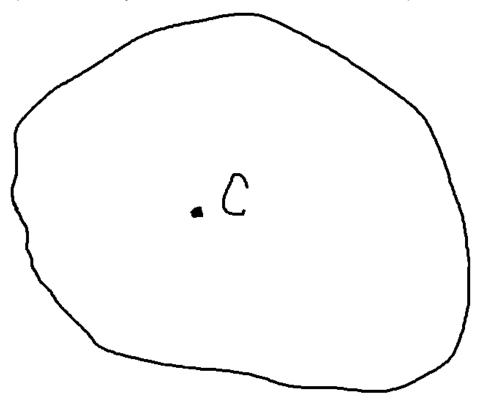
 $ec{K}$ относительного движения



Кёнигова система отсчёта - подвижная система отсчёта, с осями координат параллельными инерациальной системе отсчёта и с центром, связанным с центром масс механической системы.

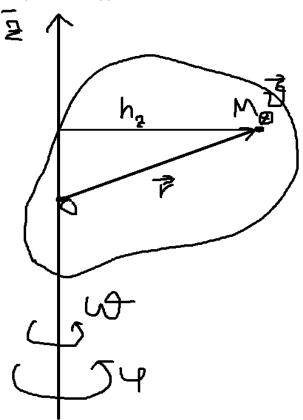
Применение теоремы об изменении кинетического момента в случае, если в системе несчётное число точек.

Уравнение поступательного движения абсолютно твёрдого тела



$$egin{aligned} rac{dec{Q}}{dt} &= Mec{a}_C = \sum ec{F}^{(e)} \ M\ddot{x} &= \sum F_x^{(e)} \ M\ddot{y} &= \sum F_y^{(e)} \ M\ddot{z} &= \sum F_z^{(e)} \end{aligned}$$

Вращательное движение

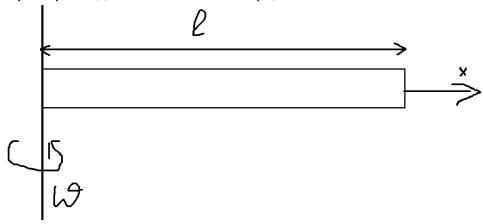


$$ec{K}_O = \int_V ec{r} imes dm ec{v} = \int_V ec{r} imes ec{v}
ho dV$$
 $K_{Oz} = \int_V h_z \cdot \omega_z h_z dm$ $K_{Oz} = \omega_z \int_V h_z^2 dm$

Момент инерции твёрдого тела относительно оси z называется следующий интеграл:

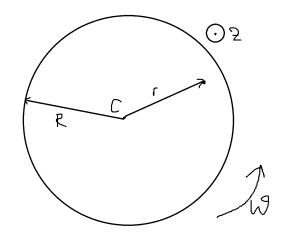
$$egin{align} I_Z &= \int_V h_z^2 dm \ K_{Oz} &= I_z \omega_z \ rac{dK_{Oz}}{dt} &= rac{d}{dt} (I_z \dot{arphi}) = I_z \ddot{arphi} = \sum M_{Oz} (ec{F}^{(e)}) \ I_z \ddot{arphi} &= \sum M_{Oz} (ec{F}^{(e)}) \end{aligned}$$

Примеры подсчёта моментов инерции:



$$ho_l=rac{dm}{dl},$$
 здесь $ho_l=\mathrm{const}$ $I_z=\int_0^l x^2
ho_l dx=rac{
ho_l l^3}{3}=rac{ml^2}{3}$

Дома: момент инерции стержня относительно своей середины



$$ho_S=rac{dm}{dS}={
m const} \ I_z=\int_S r^2
ho_S dS=\left[egin{align*} S(r)=\pi r^2 \ dS=2\pi r \end{array}
ight]=\int_0^l r^2
ho_S\cdot 2\pi r dr= \ =2\pi
ho_Srac{R^4}{4}=rac{mR^2}{2} \ \end{array}$$

для колечка $I_z=mR^2$

11/03/2025

$$K_{OZ} = I_{OZ} \omega_Z \ I_{OZ} = \int_V
ho_Z^2 dm$$

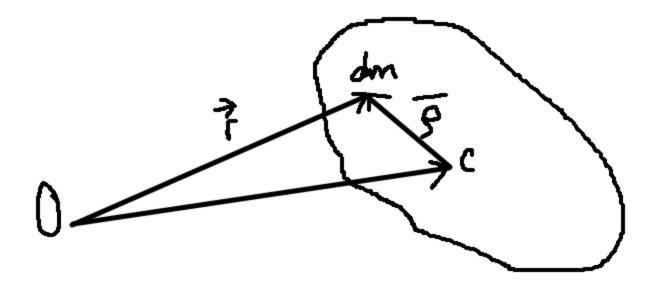
Рассмотрим некоторую декартовую СО.

Момент инерции относительно центра координат:

$$I_O = \int_V (x^2+y^2+z^2)
ho dV$$
 $I_{OX} = \int_V (y^2+z^2)
ho dV$ $I_{OX} + I_{OY} + I_{OZ} = 2I_O$

Теорема Гюйгенса-Штейнера:

Момент инерции относительно некоторой точки пространство параллельно оси z можно вычислить как момент инерции относительно оси z, проходящей через центрм масс системы, сложенный с произведением квадрата длины радиус-вектора, соединяющего точки, на массу.

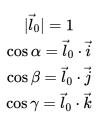


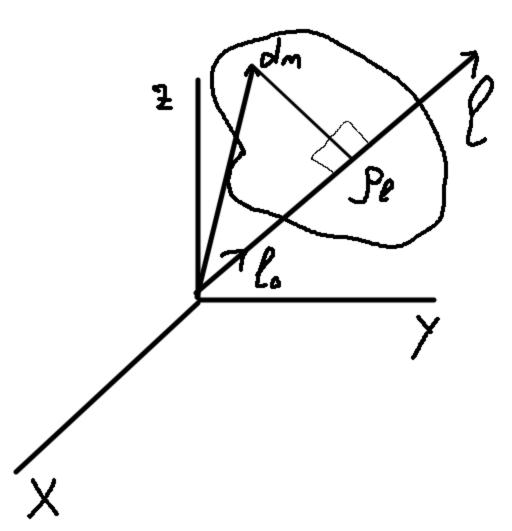
$$egin{align} I_{OZ} &= I_{iZ} + mOC^2 \ I_{OZ} &= \int_V r^2 dm = \int_V (\overline{OC} + \overline{
ho})^2 dm = \int_V (OC^2 + 2\overline{OC}\overline{
ho} +
ho^2) dm = \ &= OC^2 m + 2\overline{OC} \int_V \overline{
ho} dm + I_{CZ} \ \end{pmatrix}$$

Центробежные моменты инерции I_{OXY} следующие интегралы

$$I_{OXY} = \int_{V} xydm$$

Момент инерции твёрдого тела при вращении вокруг произвольной оси:





$$I_{Ol} = \int_{V} \rho_{l}^{2} dm$$

$$OM_{l} = \vec{r} \cdot \vec{l} = x \cos \alpha + y \cos \beta + z \cos \gamma$$

$$\rho_{l}^{2} = r^{2} - OM_{l}^{2} = x^{2} + y^{2} + z^{2} - (x \cos \alpha + y \cos \beta + z \cos \gamma)^{2}$$

$$I_{Ol} = \int_{V} [x^{2} - x^{2} \cos^{2} \alpha + y^{2} - y^{2} \cos^{2} \beta + z^{2} - z^{2} \cos^{2} \gamma -$$

$$-2xy \cos \alpha \cos \beta - 2xz \cos \alpha \cos \gamma - 2yz \cos \beta \cos \gamma] dm$$

$$l_{0}^{2} = 1 = \cos^{2} \alpha + \cos^{2} \beta + \cos^{2} \gamma$$

$$I_{Ol} = \int_{V} x^{2} [\cos^{2} \beta + \cos^{2} \gamma] + y^{2} [\cos^{2} \alpha + \cos^{2} \gamma] + z^{2} [\cos^{2} \alpha + \cos^{2} \beta] dm -$$

$$-2I_{Oxy} \cos \alpha \cos \beta - 2I_{Oxz} \cos \alpha \cos \gamma - 2I_{Oyz} \cos \beta \cos \gamma$$

$$I_{Ol} = I_{Ox} \cos^{2} \alpha + I_{Oy} \cos^{2} \beta + I_{Oz} \cos^{2} \gamma - 2I_{Oxy} \cos \alpha \cos \beta - 2I_{Oxz} \cos \alpha \cos \gamma - 2I_{Oyz} \cos \beta \cos \gamma$$

$$I_{Ol} = \vec{l}_{O}^{T} \hat{I}_{O} \vec{l}_{O}$$

$$\hat{I}_{O} - \text{тензор инерции}$$

$$\hat{I}_{O} = \begin{pmatrix} I_{OX} & -I_{Oxy} & -I_{Oyz} \\ -I_{Oxz} & I_{OY} & -I_{Oyz} \\ -I_{Oxz} & -I_{Oyz} & I_{OZ} \end{pmatrix}$$

Т.к. форма положительно определена существует СК, в которой она имеет диагональный вид

Момент инерции относительно произвольной оси нам необходима информация о моментах инерции этого тела относительно 3 осей,

Главные оси инерции - оси системы отсчёта с центром в точке О, относительно которых матрица тензора инерции принимает диагональный вид

Если главные центральные оси имеют центр масс, они называются главными Для определения любого момента инерции, проходящего через некоторую точку Нам нужно знать осевые моменты инерции относительно 3 главных осей инерции.

Кинетический момент абсолютно твёрдого тела при сферическом движении

$$ec{K}_O = \int_V ec{r} imes ec{v} dm = \int_V ec{r} imes [ec{\omega} imes ec{r}] dm = \ ec{v} = ec{\omega} imes ec{r} \ = \int_V ec{\omega} r^2 - ec{r} (ec{r} ec{\omega}) dm \ K_{OX} = \int_V \omega_x (x^2 + y^2 + z^2) - x (x \omega_x + y \omega_y + z \omega_z) dm = \ = \int_V \omega_x x^2 + \omega_x y^2 + \omega_x z^2 - \omega_x x^2 - x y \omega_y - x z \omega_z dm = \ = \omega_x \int_V (y^2 + z^2) dm - \omega_y \int_V x y dm - \omega_z \int_V x z dm \ K_{OX} = I_{OX} \omega_x - I_{Oxy} \omega_y - I_{Oxz} \omega_z \ ec{K}_O = \hat{I}_O ec{\omega}$$

Уравнение движения абсолютно твёрдого тела в частных и в общем случае движения Поступательное:

$$Mec{a}_C = \sum ec{F}^{(e)}$$

Вращательное:

$$I_{Oz}\ddot{arphi} = \sum M_{Oz}(ec{F}^{(e)})$$

Плоское:

$$egin{aligned} n &= 3 \ x_C, y_C, arphi \ Mx_c &= \sum F_x^{(e)} \ My_c &= \sum F_y^{(e)} \ igl(I_{cz} \ddot{arphi} = \sum M_{cz} (ec{F}^{(e)}) \end{aligned}$$

Сферическое:

$$rac{dec{K}_O}{dt} = \sum ec{M}_O(ec{F}^{(e)})$$

Выберем подвижную систему координат, связанную с телом.

$$egin{aligned} rac{dec{K}_O}{dt} &= rac{ ilde{d}ec{K}_O}{dt} + ec{\omega} imes ec{K}_O \ &rac{ ilde{d}ec{K}_O}{dt} &= \hat{I}_Oec{r} \end{aligned}$$

Выделяем главные оси инерции. В такой системе отсчёта матрица тензора инерции будет диагональной.

$$egin{aligned} ec{K}_O(A\omega_x,B\omega_y,C\omega_z) \ \hat{I}_Oec{r} &= (A\dot{\omega}_x,B\dot{\omega}_y,C\dot{\omega}_z) \ \omega imes K_{ec{o}} &= \omega_x \quad \omega_y \quad \omega_z \ A\omega_x \quad B\omega_y \quad C\omega_z \end{aligned} = egin{aligned} (C-B)\omega_y\omega_z \ (A-C)\omega_x\omega_z \ (B-A)\omega_x\omega_y \end{aligned} \ \begin{cases} Arac{d\omega_x}{dt} + (C-B)\omega_y\omega_z &= \sum M_{Ox}(ec{F}^{(e)}) \ Brac{d\omega_y}{dt} + (A-C)\omega_x\omega_z &= \sum M_{Oy}(ec{F}^{(e)}) \end{cases} \ \begin{cases} Crac{d\omega_z}{dt} + (B-A)\omega_x\omega_y &= \sum M_{Oy}(ec{F}^{(e)}) \end{cases}$$

Это были динамические уравнение Эйлера

Случаи:

Волчок (Эйлер)

Тяжёлый волчок (момент силы тяжести) (Лагранж)

некоторое соотношение между моментами (Ковалевская)

Общий случай движения:

n=6

Теорема об изменении движения

$$rac{dec{Q}}{dt} = \sum ec{F}^{(e)} = M ec{a}_C$$

Теорема об изменении кинетического момента относительно центра масс

$$rac{dec{K}_C}{dt} = \sum ec{M}_C(ec{F}^{(e)})$$

Вычисление моментов инерции для основных симметричных моментов тел

1. Стержень

$$ho_l = \mathrm{const}, m, l \ I_{Cx} = 0 \ I_{cy} = I_{cz} = I_{Oz} - m igg(rac{l}{2}igg)^2 = rac{ml^2}{12}$$

2. Диск

$$I_{Cz} = rac{mr^2}{2} \ I_{Cx} + I_{Cy} + I_{cz} = 2I_C \ I_C = \int_V
ho_C^2 dm = \int_V
ho_{Cz}^2 dm = I_{Cz} \ I_{cx} = I_{cy} \Rightarrow 2I_{cx} = 2I_{cz} - I_{cz} = I_{cz} \ I_{cx} = I_{cy} = rac{mr^2}{4}$$

Это главные оси инерции 100%

3. Шар

$$R, m,
ho =
ho_V = {
m const}$$
 $I_{cx} = I_{cy} = I_{cz} = rac{2}{3}I_C$ $I_C = \int_V r^2 dm = \int_V r^2
ho dV = \int_0^R r^2
ho 4\pi r^2 dr = 4\pi
ho \int_0^R r^4 dr = rac{4}{5}\pi
ho R^5 = rac{3}{5}mR^2$ $V = rac{4}{3}\pi R^3 \Rightarrow dV = 4\pi R^2 dR = SdR$ $I_{cx} = I_{cy} = I_{cz} = rac{2}{5}mR^2$