


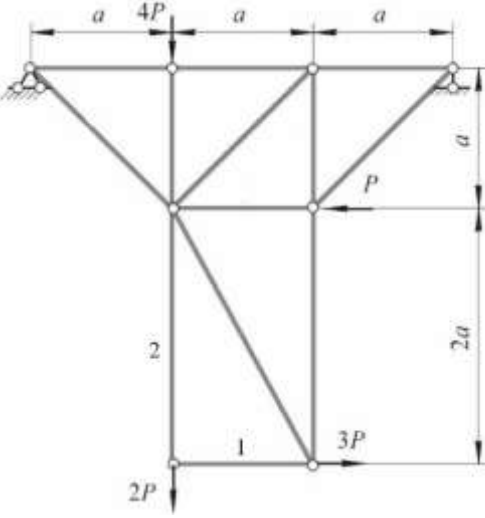
Пример решения задач билета

	<p>ЭКЗАМЕНАЦИОННЫЙ БИЛЕТ №</p> <p>Вступительного испытания в магистратуру</p> <p>По направлениям подготовки</p> <p>15.04.03 Прикладная механика</p> <p>15.04.06 – Мехатроника и робототехника</p>	<p>Утверждаю</p> <p>Зам.председателя</p> <p>ПК «НИУ «МЭИ»</p>
ЭнМИ		2026г.

№	Формулировка задания
п/п	

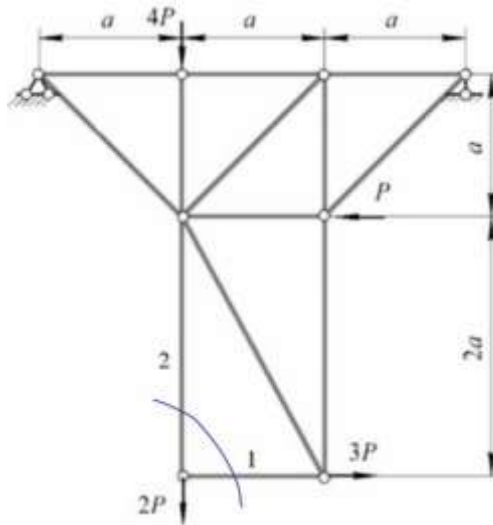
БАЗОВАЯ ЧАСТЬ

1	<p>Во сколько раз увеличится осевой момент инерции прямоугольного сечения относительно оси x при увеличении его размера b в два раза</p> <div style="text-align: center;">  </div> <p>Решение: Осевой момент инерции прямоугольного сечения (1) размерами $b \times h$ относительно оси x определяется по формуле</p> $J_x^1 = \frac{bh^3}{12}$ <p>Осевой момент инерции прямоугольного сечения (2) размерами $2b \times h$ относительно оси x определяется по формуле</p> $J_x^2 = \frac{2bh^3}{12}$ <p>Ответ: момент инерции прямоугольного сечения относительно оси x при увеличении его размера b в два раза увеличится в два раза: $J_x^2 = 2J_x^1$</p>
---	--

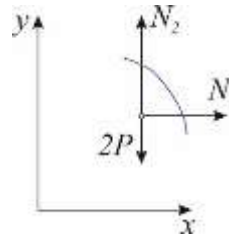
2	<p>Определить внутренние усилия, возникающие в стержнях 1 и 2 фермы ($P=10$ кН, $a=0,5$ м)</p> <div style="text-align: center;">  </div>
---	--

Решение:

Вырежем узел фермы с приложенной силой $2P$ как показано на рисунке.



Запишем условия равновесия для вырезанного узла фермы.

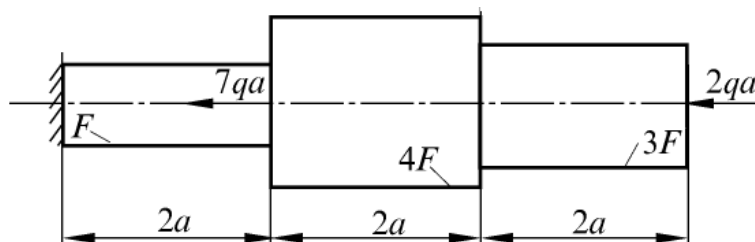


Суммы всех сил на оси координат должны быть равны нулю

$$\sum x = 0: N_1 = 0$$
$$\sum y = 0: N_2 - 2P = 0, N_2 = 2P = 20 \text{ кН}$$

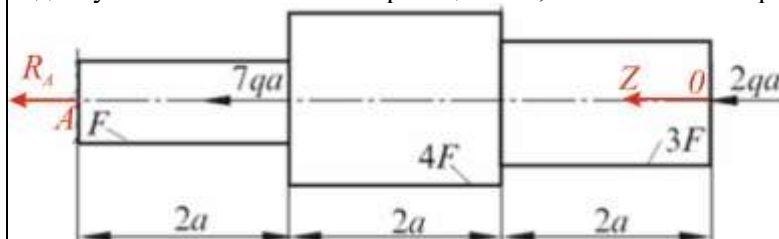
Ответ: в стержне 1 внутреннее усилие равно нулю, в стержне 2 возникает растягивающее усилие 20 кН.

3. Определить величину продольного усилия, возникающего в месте закрепления ступенчатого стержня (площадь поперечного сечения $F=10 \text{ см}^2$, $a=0,5 \text{ м}$, $q=10 \text{ кН/м}$)



Решение:

Заделку в сечении А заменяем реакцией R_A , как показано на рисунке.



Уравнение равновесия системы:

$$\sum Z = 0: 2qa + 7qa + R_A = 0$$

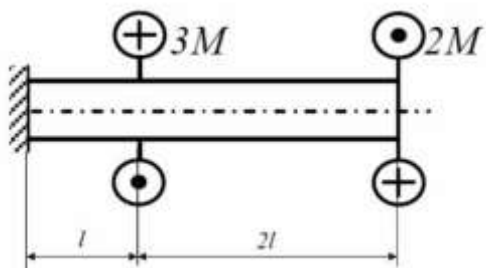
Следовательно, в заделке будет возникать сжимающее усилие:

$$R_A = -2qa - 7qa = -9qa = -9 * 10\ 000 * 0,5 = -45\ 000 \text{ (Н)} = -45 \text{ (кН)}$$

Ответ: продольное усилие, возникающее в месте закрепления ступенчатого стержня будет сжимающим и равным 45 (кН) или в месте закрепления ступенчатого стержня возникает

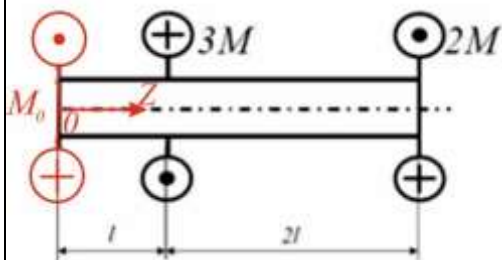
продольное усилие -45 (кН)

- 4 Определить величину крутящего момента (по модулю), возникающего в месте закрепления вала, если $M=1$ кН·м, $l=1$ м



Решение:

Заделку в сечении O заменяем неизвестным моментом M_0 , как показано на рисунке.



Уравнение равновесия системы:

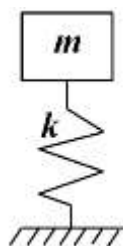
$$\sum m \omega z = 0: 2M - 3M + M_0 = 0$$

Следовательно, в заделке будет возникать момент:

$$M_0 = 3M - 2M = M = 1 \text{ (кН} \cdot \text{м)}$$

Ответ: величина крутящего момента (по модулю), возникающего в месте закрепления вала составляет 1 кН·м.

- 5 Определить собственную частоту колебаний поддресоренной массы (оборудования) $m=1200$ кг, если жесткость пружин подвески $k=50$ кН/м. Массой пружин подвески по сравнению с массой оборудования пренебречь



Решение:

Уравнение для определения собственных частот колебаний

$$|k - \omega^2 m| = 0$$

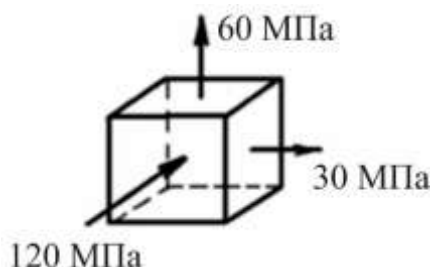
Отсюда

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{50\,000}{1\,200}} \approx 6.45 \left(\frac{1}{\text{с}}\right)$$

$$f = \frac{\omega}{2\pi} = \frac{6.45}{2\pi} \approx 1 \text{ (Гц)}$$

Ответ: Собственная частота колебаний поддресоренной массы равна 1 Гц.

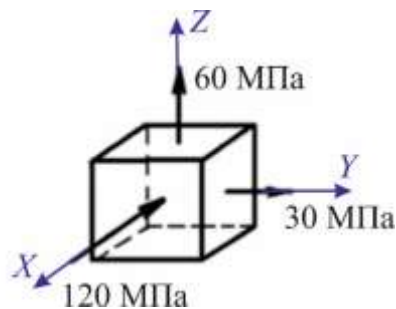
- 6 Для заданного напряженного состояния вычислить эквивалентные напряжения по критерию



прочности Сен-Венана

Решение:

Для представленного элемента



$$\sigma_x = -120 \text{ МПа}, \sigma_y = 30 \text{ МПа}, \sigma_z = 60 \text{ МПа}$$

Главные напряжения, упорядоченные по убыванию:

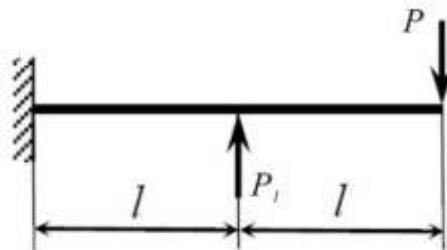
$$\sigma_1 = 60 \text{ МПа}, \sigma_2 = 30 \text{ МПа}, \sigma_3 = -120 \text{ МПа}.$$

Эквивалентные напряжения по критерию прочности Сен-Венана:

$$\sigma_{\text{эkv}} = \sigma_1 - \sigma_3 = 60 - (-120) = 180 \text{ МПа}.$$

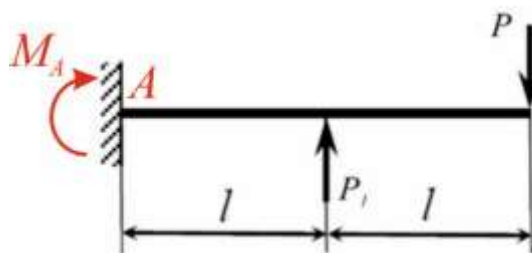
Ответ: Для заданного напряженного состояния эквивалентные напряжения по критерию прочности Сен-Венана равны 180 МПа.

- 7 Определить величину силы P_1 , при которой изгибающий момент в заделке будет равен нулю, если $P=10 \text{ кН}$, $l=1 \text{ м}$



Решение:

Определим величину изгибающего момента M_A в заделке в общем виде, записав условие равновесия через сумму моментов относительно точки А.




$$M_A + P \cdot 2l - P_1 \cdot l = 0$$

Следовательно, чтобы M_A в заделке был равен нулю должно выполняться условие:

$$P \cdot 2l = P_1 \cdot l$$

т.е. значение P_1 должно быть равно $2P$ и равно $2 \cdot 10 = 20 \text{ кН}$.

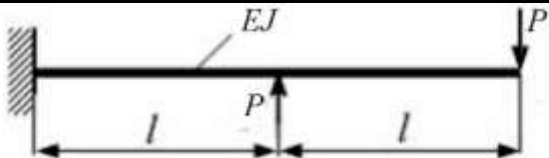
Ответ: при $P_1=20 \text{ кН}$ изгибающий момент в заделке будет равен нулю.

	ЭКЗАМЕНАЦИОННЫЙ БИЛЕТ № Вступительного испытания в магистратуру	Утверждаю Зам.председателя ПК «НИУ «МЭИ»
	По направлениям подготовки 15.04.03 Прикладная механика	2026г.
ЭнМИ		

№ п/п	Формулировка задания
-------	----------------------

СПЕЦИАЛЬНАЯ ЧАСТЬ БЛОК 1

8

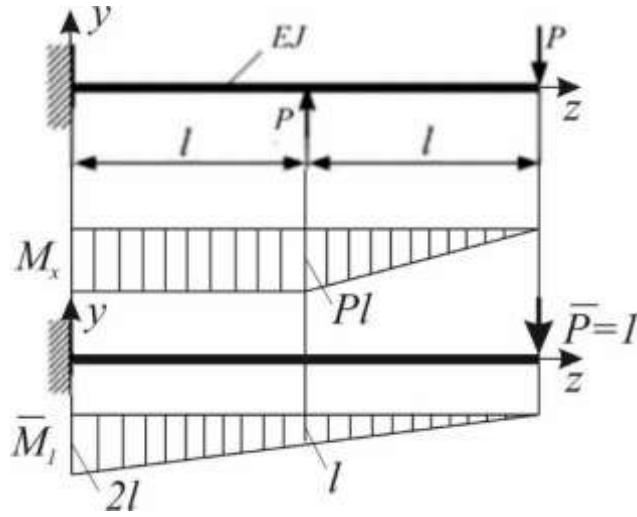


Значение силы P , при которой прогиб концевого сечения балки будет Δ , равно:

1) $P = \frac{6}{11} \frac{l^3}{EJ} \Delta$ 2) $P = \frac{6}{11} \frac{EJ}{l^3} \Delta$ 3) $P = \frac{6}{11} \frac{l^3}{EJ \Delta}$ 4) $P = \frac{6}{11} l^3 EJ \Delta$

При решении задачи жесткость балки EJ_x , длину пролета и прогиб концевого сечения считать известными

Решение:
 Для того, чтобы определить прогиб концевого сечения балки построим эпюры изгибающего момента от внешних сил M_x , а также эпюру единичного изгибающего момента \bar{M}_1 от единичной силы \bar{P}_1 , приложенной в месте искомого перемещения.



Используем правило Симпсона для определения значения интеграла Максвелла-Мора:

$$\Delta = \int_0^{2l} \frac{M_x \bar{M}_1}{EJ_x} dz = \frac{1}{EJ_x} \left[\frac{l}{6} \left(Pl \cdot 2l + 4 \cdot Pl \cdot \frac{3}{2} l + Pl \cdot l \right) + \frac{l}{6} \left(Pl \cdot l + 4 \cdot \frac{Pl}{2} \cdot \frac{1}{2} l \right) \right] = \frac{11Pl^3}{6EJ_x}$$

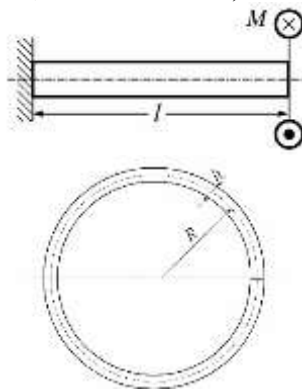
Отсюда найдем значение силы P при которой прогиб концевого сечения балки будет Δ

$$P = \frac{6}{11} \frac{EJ}{l^3} \Delta$$

Ответ: правильный ответ 2) $P = \frac{6}{11} \frac{EJ}{l^3} \Delta$.

9	Определить угол поворота сечения стержня, в котором приложен крутящий момент $M=10$ кН·м. Длина стержня $l=3$ м. Модуль сдвига принять равным 80 ГПа. Сечение представляет собой
---	--

тонкостенный незамкнутый профиль ($R=30$ см, $h=3$ см)



Решение:

Характеристику жесткости для тонкостенного стержня открытого профиля найдем по формуле:

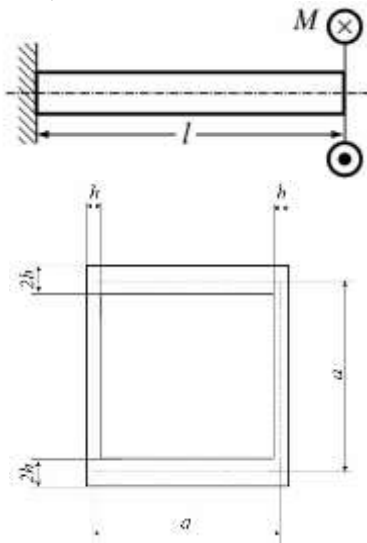
$$J_{кр} = \frac{1}{3} (2\pi R) h^3$$

Угол поворота сечения определим по формуле:

$$\varphi = \frac{Ml}{GJ_{кр}} = \frac{10 \cdot 10^3 \cdot 3}{80 \cdot 10^9 \cdot \frac{1}{3} (2 \cdot 3.14 \cdot 0.3) \cdot 0.03^3} \approx 0.022 \text{ (рад)}$$

Ответ: угол поворота сечения стержня, в котором приложен крутящий момент равен 0.022 рад.

- 10 Определить максимальные напряжения для стержня, нагруженного на краю крутящим моментом $M=10$ кН·м. Длина стержня $l=3$ м. Сечение представляет собой тонкостенный замкнутый профиль ($a=20$ см, $h=2$ см)



Решение:

Максимальные касательные напряжения в тонкостенном стержне закрытого профиля найдем по формуле Бредта:

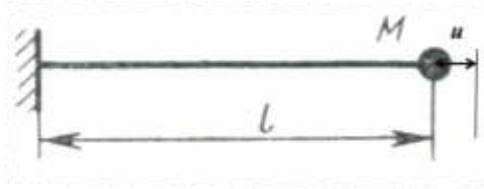
$$\tau_{max} = \frac{M}{\Omega \delta_{min}}$$

где Ω – удвоенная площадь фигуры, ограниченной профильной линией тонкостенного стержня закрытого профиля, равна a^2 , $\delta_{min} = h$ - минимальная толщина профиля тонкостенного стержня закрытого профиля.

$$\tau_{max} = \frac{10 \cdot 10^3}{0.2^2 \cdot 0.02} = 12.5 \text{ (МПа)}$$

Ответ: максимальные касательные напряжения в тонкостенном стержне закрытого профиля равны 12.5 МПа.

- 11 Определить собственную частоту (ответ дать в Герцах) продольных колебаний стержня прямоугольного поперечного сечения (ширина $b=10$ см, высота $h=25$ см) с сосредоточенной массой $M=80$ кг на конце. Длина стержня $l=3$ м. Принять модуль упругости материала стержня $E=200$ ГПа.



Решение:

Уравнение для определения собственных частот колебаний имеет вид

$$|k - \omega^2 M| = 0,$$

где

$$k = \frac{EF}{l}.$$

Тогда

$$f = \frac{\omega}{2\pi} = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{k}{M}} = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{EF}{Ml}} = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{Ebh}{Ml}} = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{200 \cdot 10^9 \cdot 0.1 \cdot 0.25}{80 \cdot 3}} \approx 726 \text{ (Гц)}$$

Ответ: собственная частота продольных колебаний стержня составляет 726 Гц.

12

Определить толщину стенки для замкнутой тонкостенной сферической оболочки радиуса $R=1$ м, нагруженной внутренним давлением $p=1$ МПа, по критерию прочности Сен-Венана. Принять допускаемые напряжения равными 170 МПа

Решение:

Для сферической оболочки, под действием внутреннего давления, в силу симметрии, меридиональные и окружные напряжения равны между собой и могут быть определены из уравнения Лапласа:

$$\frac{\sigma_m}{R_m} + \frac{\sigma_\theta}{R_\theta} = \frac{p}{\delta},$$

где радиусы кривизны для сферической оболочки $R_m = R_\theta = R$, по формуле:

$$\sigma_m = \sigma_\theta = \frac{pR}{2\delta}.$$

Принимая, что согласно гипотезам Кирхгофа-Лява в классической теории оболочек $\sigma_z = 0$, найдем главные напряжения:

$$\sigma_1 = \sigma_2 = \frac{pR}{2\delta}, \quad \sigma_3 = 0$$

и определим эквивалентное напряжение по критерию прочности Сен-Венана

$$\sigma_{\text{экв}} = \sigma_1 - \sigma_3 = \frac{pR}{2\delta}.$$

Из условия прочности

$$\sigma_{\text{экв}} = \frac{pR}{2\delta} \leq [\sigma]$$

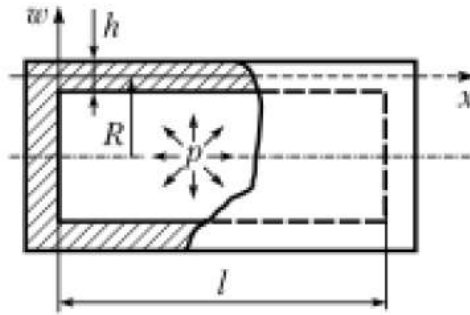
найдем толщину стенки замкнутой сферической оболочки:

$$\delta \geq \frac{pR}{2[\sigma]} = \frac{1 \cdot 10^6 \cdot 1}{2 \cdot 170 \cdot 10^6} \approx 0.0029 \text{ (м)}$$

Ответ: принимаем толщину стенки для замкнутой тонкостенной сферической оболочки равной 3 мм

13

Для тонкостенной цилиндрической оболочки с жесткими днищами ($R=200$ мм, $l=2$ м, $h=3$ мм), нагруженной внутренним давлением $p=3$ МПа определить прогиб оболочки по безмоментной теории. Принять модуль упругости материала $E=200$ ГПа, коэффициент Пуассона $\nu=0,3$



Решение:

Прогиб оболочки по безмоментной теории определим как величину частного решения неоднородного уравнения осесимметричного изгиба цилиндрической оболочки:

$$w_{\text{ч.н.}} = \frac{R^2}{Eh} \left(p - \nu \frac{N_x}{R} \right)$$

Продольное усилие N_x найдем уравнешивая отсеченное жесткое днище оболочки из уравнения:

$$N_x = \frac{p\pi R^2}{2\pi R} = \frac{pR}{2}$$

Тогда, при $\nu=0,3$

$$w_{\text{ч.н.}} = 0.85 \frac{pR^2}{Eh}$$

Откуда

$$w_{\text{ч.н.}} = 0.85 \frac{3 \cdot 10^6 \cdot 0.2^2}{200 \cdot 10^9 \cdot 0.003} = 0.17 \text{ (мм)}$$

Ответ: прогиб тонкостенной цилиндрической оболочки с жесткими днищами по безмоментной теории равен 0.17 (мм).

	ЭКЗАМЕНАЦИОННЫЙ БИЛЕТ № Вступительного испытания в магистратуру	Утверждаю Зам.председателя ПК «НИУ «МЭИ»
	По направлению подготовки 15.04.03 Мехатроника и робототехника	2026г.
ЭнМИ		
№п/п	Формулировка задания	
СПЕЦИАЛЬНАЯ ЧАСТЬ БЛОК 2		

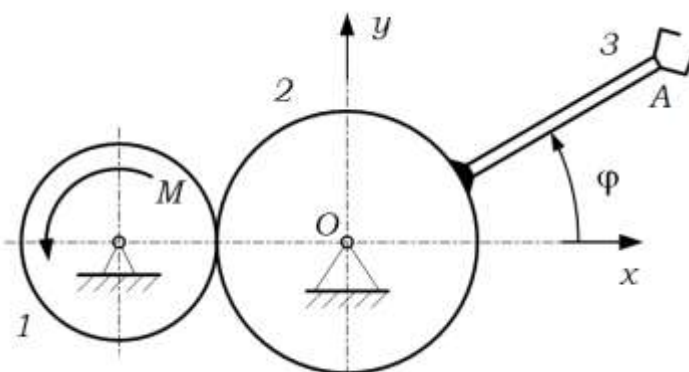
«Мехатроника и робототехника»

Пример решения задачи на вступительном экзамене в магистратуру

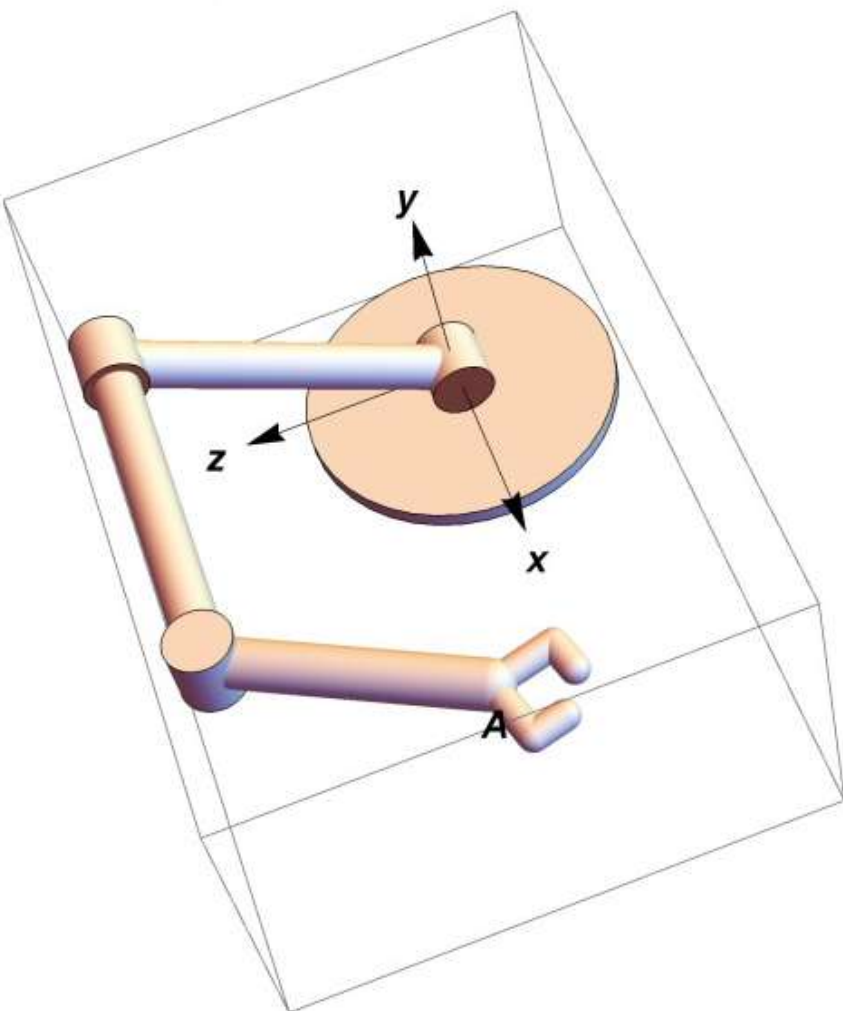
УСЛОВИЕ ЗАДАЧИ

Исследуемая система

Манипулятор, схема которого приведена на рисунке, работает в вертикальной плоскости. Стрела манипулятора 3 жёстко соединена с зубчатым колесом 2, на которое передается вращение с шестерни 1. Перечисленные тела считать абсолютно твёрдыми и однородными. Заданы массы m_j и радиусы колёс r_1 и r_2 , а

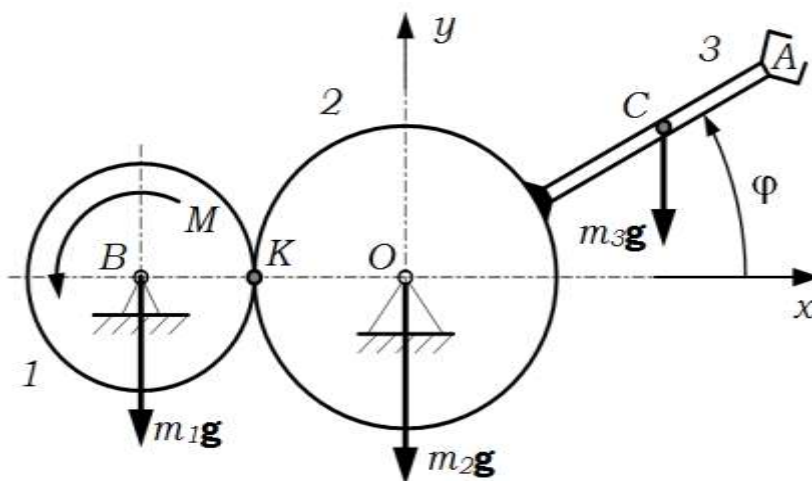


также длина стрелы $l = OA$ (индексы отвечают номеру тела на схеме). Момент, развиваемый электродвигателем манипулятора равен $M_z = c_1 \cdot U - c_2 \cdot \omega_{1z}$, где U - напряжение, подаваемое на двигатель; ω_{1z} - угловая скорость ведущего колеса. Трением в шарнирах пренебречь, считать, что контакт колёс осуществляется без проскальзывания. Угол поворота стрелы φ принять за обобщённую координату. Измерению доступна угловая скорость стрелы $\dot{\varphi}$.

№ п/п	Формулировка вопроса
8.1	Составить уравнения движения исследуемой системы. Определить величину напряжения $U = U_0$, которое необходимо подать на двигатель для позиционирования стрелы манипулятора в положение равновесия $\varphi = \varphi_0 = 30^\circ$.
8.2	Провести линеаризацию уравнений движения исследуемой системы в окрестности положения равновесия $\varphi \equiv \varphi_0$. Записать линеаризованные уравнения в нормальной форме Коши $\dot{X} = AX + Bu, \quad Y = CX, \quad (1)$ где $X = (\Delta\varphi \quad \Delta\omega)^T \equiv (\varphi - \varphi_0 \quad \dot{\varphi})^T$ - вектор состояния, $Y = \Delta\omega$ - измеряемая переменная, $u = U - U_0$ - управление.
8.3	Понятие полной наблюдаемости линейной системы. Критерий наблюдаемости Калмана.
8.4	Исследовать систему (1) на управляемость и наблюдаемость.
8.5	Построить асимптотический наблюдатель (фильтр) вектора $X = (\Delta\varphi \quad \Delta\omega)^T$ состояния системы (1).
9.1	Для манипулятора известной конфигурации ввести в сочленениях робота системы координат и записать матрицы ориентации i -й системы координат относительно $i-1$ 

РЕШЕНИЕ ЗАДАЧИ

Для удобства решения введём вспомогательные обозначения для шарниров и центров масс тел на схеме. Укажем на схеме силы тяжести.



1. Составим уравнения движения исследуемой системы, используя уравнения Лагранжа второго рода для обобщённой координаты φ :

$$\frac{d}{dt} \frac{\partial T}{\partial \dot{\varphi}} - \frac{\partial T}{\partial \varphi} = Q,$$

где T – кинетическая энергия системы, Q – обобщённая сила.

1.1. Кинетическая энергия имеет вид:

$$T = T_1 + T_2 + T_3.$$

Кинетическая энергия ведущего колеса 1 равна:

$$T_1 = \frac{I_B \omega_1^2}{2},$$

где ω_1 – угловая скорость ведущего колеса, $I_B = m_1 r_1^2 / 2$ – его момент инерции относительно оси вращения; кинетическая энергия колеса 2 равна:

$$T_2 = \frac{I_O \omega_2^2}{2},$$

где ω_2 – угловая скорость колеса 2, $I_O = m_2 r_2^2 / 2$ – его момент инерции относительно оси вращения; кинетическая энергия стрелы 3 равна:

$$T_3 = \frac{m_3 v_C^2}{2} + \frac{I_C \omega_3^2}{2},$$

где ω_3 – угловая скорость стрелы, v_C – скорость её центра масс, $I_C = m_3 l^2 / 12$ – её момент инерции относительно оси, проходящей через центр масс.

Выразим перечисленные скорости через обобщённую скорость и координату.

По определению $\omega_{3z} = \dot{\varphi}$.

Т.к. тела 2 и 3 жёстко соединены, то $\omega_{2z} = \omega_{3z} = \dot{\varphi}$.

Скорость центра масс стрелы найдём по формуле Эйлера

$$\vec{v}_C = \vec{v}_O + [\vec{\omega}_3, \vec{OC}]$$

или, что тоже самое, из кинематического графа

$$O \xrightarrow[\varphi, 3]{} C.$$

Поскольку $\vec{v}_O = 0$, то

$$v_{Cx} = v_{Ox} - (r_2 + l/2)\omega_{3z} \sin \varphi = -(r_2 + l/2)\dot{\varphi} \sin \varphi,$$

$$v_{Cy} = v_{Oy} + (r_2 + l/2)\omega_{3z} \cos \varphi = (r_2 + l/2)\dot{\varphi} \cos \varphi.$$

Отсюда

$$v_C^2 = v_{Cx}^2 + v_{Cy}^2 = (r_2 + l/2)^2 \dot{\varphi}^2.$$

Угловую скорость ведущего колеса найдём из кинематической цепочки

$$\vec{v}_B = \vec{v}_O + [\vec{\omega}_2, \overline{OK}] + [\vec{\omega}_1, \overline{KB}]$$

или, что тоже самое, из графа

$$O \xrightarrow[180^\circ, 2]{} K \xrightarrow[180^\circ, 1]{} B.$$

Поскольку $\vec{v}_O = \vec{v}_B = 0$, то

$$v_{By} = v_{Oy} + r_2 \omega_{2z} \cos 180^\circ + r_1 \omega_{1z} \cos 180^\circ = -r_2 \dot{\varphi} - r_1 \omega_{1z} = 0.$$

Отсюда

$$\omega_{1z} = -\frac{r_2 \dot{\varphi}}{r_1}.$$

Запишем выражение кинетической энергии через обобщённую скорость и координату:

$$T = \frac{1}{2} \left\{ \frac{m_1 r_1^2}{2} \frac{r_2^2 \dot{\varphi}^2}{r_1^2} + \frac{m_2 r_2^2 \dot{\varphi}^2}{2} + m_3 \left(r_2 + \frac{l}{2} \right)^2 \dot{\varphi}^2 + \frac{m_3 l^2 \dot{\varphi}^2}{12} \right\} =$$

$$= \frac{1}{2} \underbrace{\left\{ \frac{(m_1 + m_2) r_2^2}{2} + m_3 \left(r_2 + \frac{l}{2} \right)^2 + \frac{m_3 l^2}{12} \right\}}_J \dot{\varphi}^2 = \frac{J \dot{\varphi}^2}{2},$$

где J – приведённый момент инерции.

1.2. Обобщённая сила

Найдём возможную мощность активных сил:

$$N_{акт}^e = (\vec{M}, \vec{\omega}_1^e) + \underbrace{(m_1 \vec{g}, \vec{v}_B^e)}_0 + \underbrace{(m_2 \vec{g}, \vec{v}_O^e)}_0 + (m_3 \vec{g}, \vec{v}_C^e) = M_z \omega_{1z}^e - m_3 g v_{Cy}^e =$$

$$= -\frac{r_2 M_z \dot{\varphi}^e}{r_1} - m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \dot{\varphi}^e \cos \varphi = \underbrace{\left\{ -\frac{r_2 M_z}{r_1} - m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \cos \varphi \right\}}_Q \dot{\varphi}^e.$$

Отсюда обобщённая сила равна:

$$Q = -\frac{r_2 M_z}{r_1} - m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \cos \varphi = -\frac{r_2}{r_1} (c_1 U - c_2 \omega_{1z}) - m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \cos \varphi =$$

$$= -\frac{r_2}{r_1} \left(c_1 U + \frac{c_2 r_2}{r_1} \dot{\varphi} \right) - m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \cos \varphi.$$

Замечание. В рассматриваемой задаче допускается использование действительной мощности активных сил, а не возможной, для нахождения обобщённой силы. В этом случае верхние индексы «e» у скоростей и мощности опускаются.

1.3. Уравнение движения

Найдём левую часть уравнений Лагранжа:

$$\frac{d}{dt} \frac{\partial T}{\partial \dot{\varphi}} - \frac{\partial T}{\partial \varphi} = \frac{d}{dt} (J \dot{\varphi}) = J \ddot{\varphi}$$

и, приравняв её к обобщённой силе, получаем **уравнение движения системы**:

$$J \ddot{\varphi} = -n^2 c_2 \dot{\varphi} - m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \cos \varphi - n c_1 U,$$

где $n = r_2 / r_1$.

1.4. Расчёт управляющего напряжения в положении равновесия $\varphi = \varphi_0 = 30^\circ$

Подставим значения $\varphi = \varphi_0 = 30^\circ$, $\dot{\varphi} = 0$, $\ddot{\varphi} = 0$, $U = U_0$, отвечающие положению равновесия в уравнения движения системы:

$$0 = -m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \cos \varphi_0 - n c_1 U_0.$$

Отсюда управляющее напряжение равно

$$U_0 = -\frac{\sqrt{3} m_3 g}{2 n c_1} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right).$$

2. Линеаризация уравнения движения в окрестности положения равновесия

Введём отклонения величин от положения равновесия:

$$\Delta \varphi = \varphi - \varphi_0, \quad \Delta \dot{\varphi} = \dot{\varphi} - 0 = \Delta \dot{\omega}, \quad \Delta \ddot{\varphi} = \ddot{\varphi} - 0 = \Delta \dot{\omega}, \quad u = U - U_0.$$

Линеаризация уравнений движения в окрестности положения равновесия даёт:

$$J \Delta \ddot{\varphi} = -n^2 c_2 \Delta \dot{\varphi} + m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \Delta \varphi \sin \varphi_0 - n c_1 u,$$

$$J \Delta \dot{\omega} = -n^2 c_2 \Delta \omega + m_3 g \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \Delta \varphi \sin \varphi_0 - n c_1 u.$$

Измерению доступна величина

$$Y = \Delta \omega.$$

Запишем линеаризованные уравнения динамики в форме Коши:

$$\begin{cases} \Delta \dot{\varphi} = \Delta \omega, \\ \Delta \dot{\omega} = -\frac{n^2 c_2}{J} \Delta \omega + \frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \Delta \varphi - \frac{n c_1}{J} u, \\ Y = \Delta \omega. \end{cases}$$

Перепишем эту систему в векторно-матричной форме:

$$\dot{X} = AX + Bu, \quad Y = CX,$$

где

$$X = \begin{pmatrix} \Delta \varphi \\ \Delta \omega \end{pmatrix}, \quad A = \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ \frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) & -\frac{n^2 c_2}{J} \end{pmatrix}, \quad B = \begin{pmatrix} 0 \\ -\frac{n c_1}{J} \end{pmatrix}, \quad C = (0 \quad 1).$$

3. Исследование управляемости и наблюдаемости

Поскольку матрицы A , B , C постоянные, то исследование управляемости и наблюдаемости можно провести, используя критерии Калмана.

Построим матрицу управляемости Калмана

$$(B \mid AB) = \left(\begin{array}{c|c} 0 & -\frac{n c_1}{J} \\ -\frac{n c_1}{J} & -\frac{n^3 c_1 c_2}{J^2} \end{array} \right).$$

Её ранг совпадает с порядком системы и равен 2 (т.к. $\det(B \mid AB) = -\left(n c_1 / J \right)^2 \neq 0$), следовательно система полностью управляема по критерию Калмана.

Построим матрицу наблюдаемости Калмана

$$\begin{pmatrix} C \\ CA \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ \frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) & -\frac{n^2 c_2}{J} \end{pmatrix}.$$

Её ранг совпадает с порядком системы и равен 2 (т.к. $\det \begin{pmatrix} C \\ CA \end{pmatrix} = -\frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) \neq 0$), следовательно система полностью наблюдаема по критерию Калмана.

4. Синтез управления

Поскольку система полностью управляема, то возможно подобрать закон управления по обратной связи из условия асимптотической устойчивости.

Рассмотрим управление $u = k\Delta\varphi$. Искомый постоянный коэффициент усиления k подберём из условия устойчивости.

Подстановка $u = k\Delta\varphi$ в линеаризованные уравнения даёт:

$$\dot{X} = A_c X, \quad A_c = \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ \frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) - \frac{nc_1}{J} k & -\frac{n^2 c_2}{J} \end{pmatrix}.$$

Характеристический многочлен матрицы A_c системы с обратной связью имеет вид:

$$\det(\lambda E - A_c) = \lambda^2 + \frac{n^2 c_2}{J} \lambda - \frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) + \frac{nc_1}{J} k.$$

Поскольку порядок системы равен двум, то необходимым и достаточным условием устойчивости является положительность коэффициентов характеристического многочлена. Исходя из этих соображений, найдём значения коэффициента усиления:

$$\begin{aligned} -\frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) + \frac{nc_1}{J} k &> 0, \\ k &> \frac{m_3 g}{2nc_1} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right). \end{aligned}$$

5. Синтез наблюдающего устройства (фильтра)

Поскольку система полностью наблюдаема по измерению $Y = \Delta\omega$, то возможно провести точное оценивание всех компонент вектора состояния X и восстановить величину $\Delta\varphi$, используемую при расчёте управления, но не измеряемую напрямую.

Построим асимптотический наблюдатель (фильтр):

$$\dot{\hat{X}} = A\hat{X} + Bu + L(Y - C\hat{X}),$$

где $X = (\Delta\hat{\varphi} \quad \Delta\hat{\omega})^T$ – вектор оценок переменных состояния, вырабатываемый наблюдателем;

$L = (L_1 \quad L_2)^T$ – искомый постоянный матричный коэффициент усиления.

Найдём L из условия затухания ошибок оценок, составляющих вектор $\tilde{X} = X - \hat{X}$. Это условие эквивалентно асимптотической устойчивости тривиального решения дифференциального уравнения ошибок

$$\dot{\tilde{X}} = A_o \tilde{X}, \quad A_o = A - LC = \begin{pmatrix} 0 & 1 - L_1 \\ \frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) & -\frac{n^2 c_2}{J} - L_2 \end{pmatrix}.$$

Характеристический многочлен матрицы уравнения ошибок A_o имеет вид:

$$\det(\lambda E - A_o) = \lambda^2 + \left(\frac{n^2 c_2}{J} + L_2 \right) \lambda - (1 - L_1) \frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right).$$

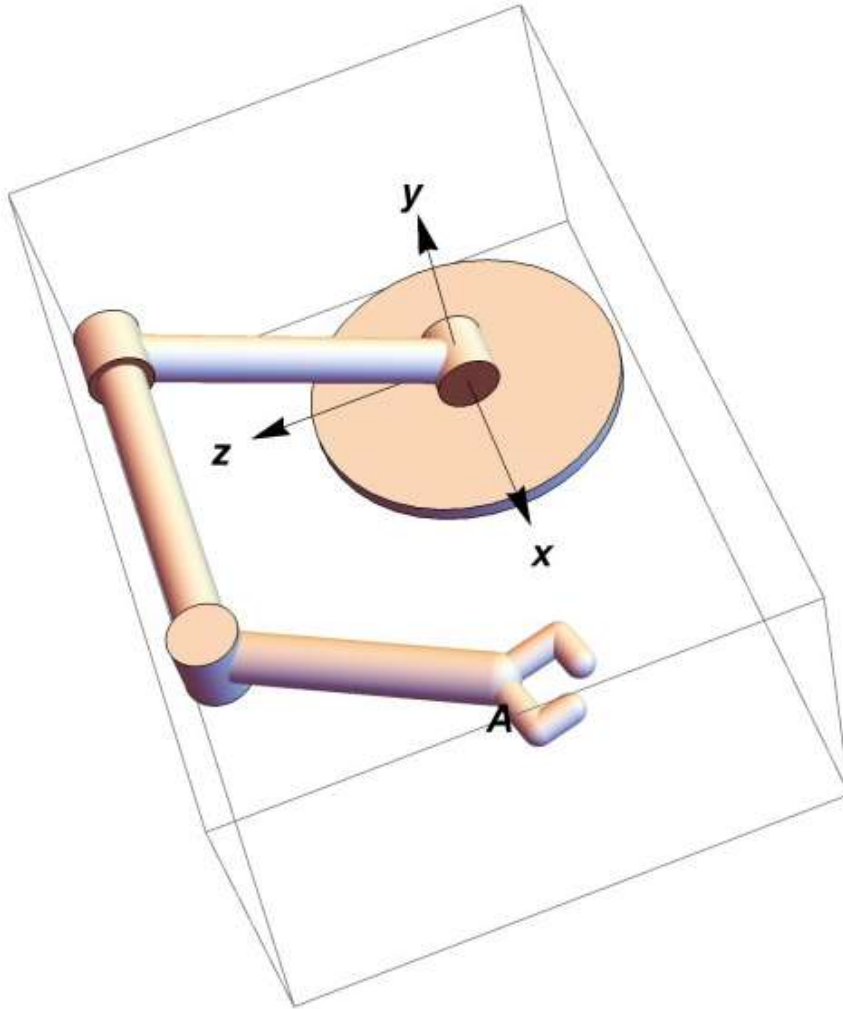
Поскольку порядок системы равен двум, то необходимым и достаточным условием устойчивости является положительность коэффициентов характеристического многочлена. Исходя из этих соображений, найдём значения коэффициентов усиления наблюдателя:

$$\frac{n^2 c_2}{J} + L_2 > 0, \quad -(1-L_1) \frac{m_3 g}{2J} \left(r_2 + \frac{l}{2} \right) > 0$$

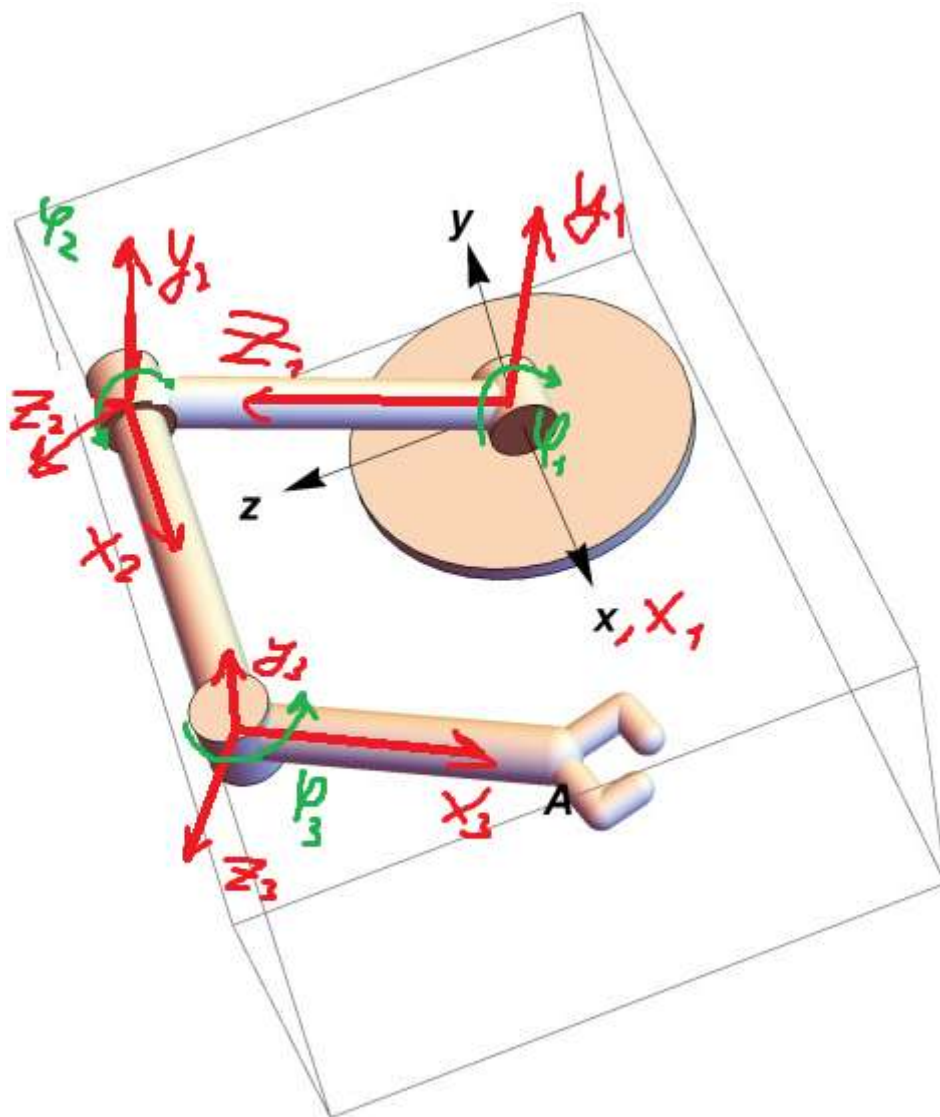
или

$$L_2 > -\frac{n^2 c_2}{J}, \quad L_1 > 1.$$

9.1 Для манипулятора известной конфигурации ввести в сочленениях робота системы координат и записать матрицы ориентации i -й системы координат относительно $i-1$



1. Расставим системы координат связанные с сочленениями робота манипулятора



Звено 1. Поворачивается на угол φ_1 вокруг оси x по часовой стрелке матрица поворота (направляющих косинусов от основания до звена 1) будет иметь вид:

$$S_{01} = \begin{pmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos(\varphi_1) & -\sin(\varphi_1) \\ 0 & \sin(\varphi_1) & \cos(\varphi_1) \end{pmatrix}$$

Звено 2. Поворачивается на угол φ_2 вокруг оси x против часовой стрелки матрица поворота (направляющих косинусов от звена 1 до 2) будет иметь вид:

$$S_{12} = \begin{pmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos(\varphi_2) & \sin(\varphi_2) \\ 0 & -\sin(\varphi_2) & \cos(\varphi_2) \end{pmatrix}$$

Звено 3. Поворачивается на угол φ_3 вокруг оси y против часовой стрелки матрица поворота (направляющих косинусов от звена 2 до 3) будет иметь вид:

$$S_{12} = \begin{pmatrix} \cos(\varphi_3) & 0 & -\sin(\varphi_3) \\ 0 & 1 & 0 \\ \sin(\varphi_3) & 0 & \cos(\varphi_3) \end{pmatrix}$$