Министерство образования и науки Российской Федерации Федеральное государственное автономное образовательное учреждение высшего образования

САНКТ-ПЕТЕРБУРГСКИЙ НАЦИОНАЛЬНЫЙ ИССЛЕДОВАТЕЛЬСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ ИНФОРМАЦИОННЫХ ТЕХНОЛОГИЙ, МЕХАНИКИ И ОПТИКИ

Кафедра систем управления и информатики

Отчет по лабораторной работе №1 «НАЗВАНИЕ РАБОТЫ» по дисциплине «Название дисциплины»

Выполнили: студенты гр. Р4135

Фамилия И.О.,

Фамилия И.О.

Преподаватель: Фамилия И.О.,

должность каф. СУиИ

Санкт-Петербург

Содержание

	O	боз	начения	и сокј	раще	ения	4
	В	вед	ение				6
	1	1 Описание манипулятора			7		
	2	M	атематич	еская	МОД	ель манипулятора	9
		2.1	1 Кинема	тика м	анип	улятора	9
			2.1.1	Эбщие	заме	чания	9
			2.1.2 I	Пряма	я зада	ача кинематики	11
			2.1.3	Эбрать	ая за	дача кинематики	12
		2.2	2 Динами	іка маі	нипул	ятора	17
			2.2.1	Эбщие	заме	чания	17
			2.2.2 I	Зывод	урав	нений движения	19
			2.2.3	Учет д	инам	ики приводов	21
			2.2.4	4льтер	нати	вная матричная форма записи	23
			1				2.0
цата	3				_	аметров манипулятора	26
Подп. и дата		3.1					26
Под		3.2	2 Результ	аты .			27
	4	\mathbf{C}_{1}	интез сис	тем у	прав	ления	28
дубл.		4.1		•	_	вамечания	28
	4.2 Система управления для принятия определенной конфигура						
Инв.		4.3		· -		ия процессом следования по траектории	29 30
ō⊼		1.	o ilo i omi	а упра	DVI CIII	in inpodecees consideration in the inputition in the	30
инв.	3	акл	ючение				32
Взам. инв. № Инв. №							99
P		шис	ок испол	ьзова	нных	и источников	33
та							
Подп. и дата							
Іодп.						1200 111 101 1107 001 110	
	Изм.	Лист	№ докум.	Подп.	Дата	КСУИ.101.4135.001 ПЗ	
цл.	Разра	аб.	Антонов, Артемов	-/ 1	/ 1		истов
<u>√</u> 110,	Пров		Котельников Ю.П.			управления для 2 Университет ИТ	48 'MO
Инв. № подл.	Н. ка	нтр.				манипулятора Kuka Youbot Кафедра СУи	
Z	y_{TB} .					Пояснительная записка гр. P4135 Копировал Фо	рмат А

Приложение А Матрицы однородного преобразования	34
Приложение Б Терминология относительных измерений	36
Приложение В Дополнительные пояснения к порядку расчета матрицы инерции	38
Приложение Г Получение и использование математической модели плоского двухзвенного манипулятора	39
<u> </u>	T
Изм Лист № докум. Поди. Дата КСУИ.101.4135.001 ПЗ	<i>Лист</i> 3

Взам. инв. \mathbb{N}^{2} Инв. \mathbb{N}^{2} Дубл.

Подп. и дата

Инв. N $^{\underline{o}}$ подл.

Изм Лист

Подп.

№ докум.

Дата

Обозначения и сокращения

Используемые далее по тексту общие обозначения:

- СК система координат;
- КП кинематическая пара;
- ДХ Денавита-Хартенберга (Denavit-Hartenberg), например, соглашение;
- ИСО инерциальная система отсчета;
- ПЗК прямая задача кинематики;
- ОЗК обратная задача кинематики;
 - n количество звеньев робота, n = 5;
 - q_i-i -ая $(i=\overline{1,n})$ обобщенная координата манипулятора (угол, регистрируемый энкодером робота в i-ом сочленении);
 - q вектор-столбец обобщенных координат робота, $q = [q_1 \ q_2 \ q_3 \ q_4 \ q_5]^T$;
 - ${}^{i}R_{j}$ матрица поворота, характеризующая поворот СК $Ox_{j}y_{j}z_{j}$ относительно СК $Ox_{i}y_{i}z_{i}$;
 - ${}^{i}A_{j}$ матрица однородного преобразования, описывающая смещение и поворот СК $Ox_{j}y_{j}z_{j}$ относительно СК $Ox_{i}y_{i}z_{i}^{*}$;
 - $r^i_{j,\,k}$ вектор из начала $Ox_jy_jz_j$ в начало $Ox_ky_kz_k$, выраженный относительно $Ox_iy_i{z_i}^{**};$
 - g_i ускорение свободного падения, выраженное относительно $Ox_iy_iz_i;$
 - v_j^i линейная скорость начала $Ox_jy_jz_j$ относительно используемой в решении ИСО,*** выраженная относительно $Ox_iy_iz_i$;
 - a_j^i линейное ускорение начала $Ox_jy_jz_j$ относительно ИСО, выраженное относительно $Ox_iy_iz_i$;
 - * За пояснениями обратитесь к Приложению А
- ** За пояснениями к применяемой здесь и далее терминологии, касающейся относительных измерений, обратитесь к Приложению Б.
 - *** В качестве ИСО в документе используется $Ox_0y_0z_0$.

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

Инв. № дубл.

инв. $\mathcal{N}^{\underline{o}}$

Взам. 1

Подп.

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

	$ au^i_j$ —	момент силы, действующий на j -ое звено (тело) механизма со стороны $(j-1)$ -го звена (тела), выраженный относительно $Ox_iy_iz_i$;						
	$ au_i$ —	обобщенный момент, ответственный за изменение обобщенной координаты q_i ;						
	m_i —	масса i -го звена;						
дата	\mathcal{I}^i_j $-$	тензор инерции j -го звена относительно $Ox_iy_iz_i$;						
Подп. и дата	a_i, d_i	обозначения для длин, входящих в число параметров Денавита-Хартенберга, $i=\overline{1,n};$						
Инв. № дубл.	α_i, θ_i — обозначения для углов, входящих в число параметров Денавитенберга, $i=\overline{1,n};$							
Инв.	s_{γ}, c_{γ} — синус и косинус угла γ соответственно;							
	s_i, c_i —	синус и косинус угла θ_i соответственно;						
Взам. инв. $N^{\underline{o}}$	$x\{a\}$ —	абсцисса вектора a ; аналогично $y\{a\}$ и $z\{a\}$ означают его ординату и аппликату соответственно;						
Подп. и дата	$A^{\{i\}}$ —	i-ая строка матрицы A .						
подл.								
Инв. № подл.		$KCYИ.101.4135.001\ \Pi 3$						
1 \ 1	U4 1 77 1 34	1 11 1 T 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1						

 ω_{i}^{i} — угловая скорость вращения $Ox_{j}y_{j}z_{j}$ относительно ИСО, выраженная

 $\omega_{j,k}^i$ — угловая скорость вращения $Ox_ky_kz_k$ относительно $Ox_jy_jz_j$, выражен-

 $\dot{\omega}^i_j$ — угловое ускорение $Ox_jy_jz_j$ относительно ИСО, выраженное относи-

 z_j^i — орт $[0\ 0\ 1]^T$ системы координат $Ox_jy_jz_j$, выраженный относительно

 f^i_j — сила, действующая на j-ое звено (тело) механизма со стороны (j-1)-

го звена (тела), выраженная относительно $Ox_iy_iz_i$;

относительно $Ox_iy_iz_i$;

тельно $Ox_iy_iz_i$;

 $Ox_iy_iz_i$;

№ докум.

Подп.

ная относительно $Ox_iy_iz_i;$

Введение

В данном документе будет рассказано о процессе разработки системы управления для манипулятора робота Kuka Youbot [1], дающей ему возможность для совершения двух действий: занятия позиции, при которой его схват будет принимать заданные положение и ориентацию, а также перемещения схвата по заданной траектории*. В целом содержание пояснительной записки можно описать примерно так:

- в разделе 1 будут приведены технические сведения о роботе, необходимые для решения поставленных задач;
- раздел 2 расскажет о процессе составления математической модели манипулятора, а именно о решении применительно к нему прямой и обратной задач кинематики и о составлении дифференциальных уравнений, описывающих протекающие в роботе электрические и механические процессы;
- в разделе 4 речь пойдет о синтезе соответствующих систем управления, о проверке их работоспособности с помощью моделирования, о результатах аппробации на реальном роботе и проч.

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Подп. и дата

Взам. инв. №

Подп.

Инв. № подл.

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

^{*} Здесь и далее, когда речь будет идти о траектории движении схвата, под последней будет подразумеваться не просто кривая, описываемая при этом схватом в пространстве, но таковая, явно параметризованная временем.

1 Описание манипулятора

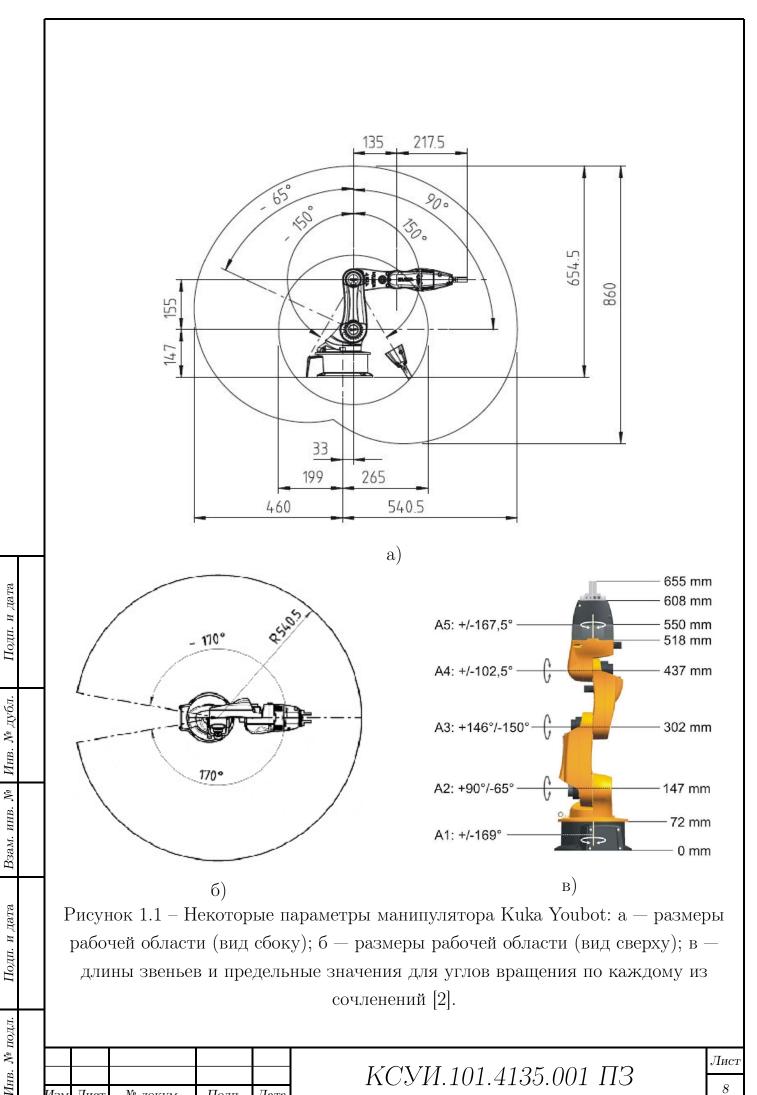
Рассматриваемый в данной работе манипулятор робота Kuka Youbot представляет собой пятизвенный манипулятор, снабженный двухпальцевым схватом. Описание его массогабаритных параметров дается таблицей 1.1 и рисунком 1.1. Неуказанные там параметры робота, требуемые для дальнейших расчетов, неизвестны и поэтому подлежат измерению или идентификации, речь о которых пойдет ниже по тексту.

Таблица 1.1 – Общая информация о манипуляторе робота Kuka Youbot.

Параметр	Значение
Количество сочленений	5
Macca	5.3 кг
Допустимая нагрузка	0.5 кг
Точность повторного воспроизведения позиции	1 мм
Максимальная скорость в сочленении	$90^{\circ} \text{ c}^{-1}$
Интерфейс	EtherCAT
Напряжение питание	24 B

Инв. № подл. Подп. и дата Взам. инв. № Динв. № дубл. Подп. и да

				·
Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата



 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

 Φ ормат A4

Лист

Подп.

Дата

Лист

№ докум.

2 Математическая модель манипулятора

2.1 Кинематика манипулятора

2.1.1 Общие замечания

Последовательная кинематическая цепь рассматриваемого манипулятора, включающая только вращательные КП V-класса (цилиндрические шарниры), изображена на рисунке 2.1а.

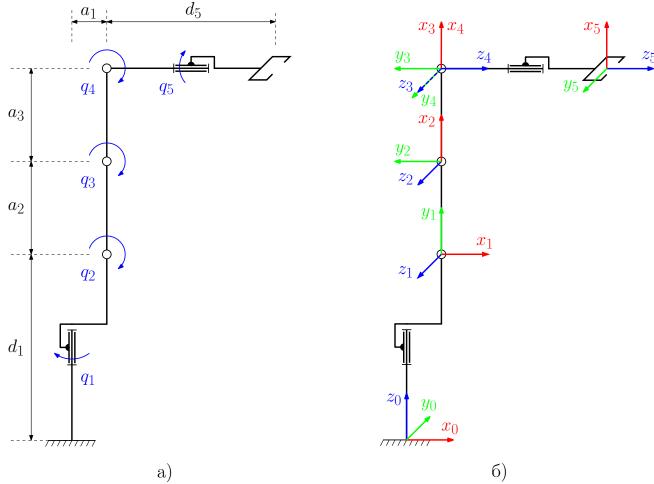


Рисунок 2.1 – Схемы рассматриваемого манипулятора: а — кинематическая при $\theta = [\theta_1, \, \theta_2, \, \theta_3, \, \theta_4, \, \theta_5]^T = [0, \, \pi/2, \, 0, \, 0, \, 0]^T; \, б$ — расположения СК КП.

Для описания положений звеньев манипулятора друг относительно друга воспользуемся методом Денавита-Хартенберга, состоящим из трех данных шагов:

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

Инв. № подл.

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

- а) «привязка» к каждому звену СК, чьи оси удовлетворяют следующим условиям:
 - 1) ось z_{i-1} направлена вдоль оси i-ой КП;
 - 2) ось x_i перпендикулярна оси z_{i-1} и пересекает ее;
 - 3) ось y_i дополняет оси z_i и x_i до правой декартовой СК.
- б) определение параметров ДХ:
 - 1) a_i расстояния от z_{i-1} до z_i вдоль x_i ;
 - 2) α_i угла от z_{i-1} до z_i вокруг x_i ;
 - 3) d_i расстояния от x_{i-1} до x_i вдоль z_{i-1} ;
 - 4) θ_i угла от x_{i-1} до x_i вокруг z_{i-1} .
- в) расчет матриц однородного преобразования в соответствии со следующими формулами:

$$^{i-1}A_i = R_{z,\theta_i} \cdot T_{z,d_i} \cdot T_{x,a_i} \cdot R_{x,\alpha_i}$$
(2.1)

где R_{z,θ_i} — матрица поворота вокруг оси z на угол θ_i , T_{z,d_i} — матрица смещения вдоль оси z на расстояние d, T_{x,a_i} —матрица смещения вдоль оси x на расстояние a_i , R_{x,α_i} — матрица поворота вокруг оси x на угол α_i , равные

$$R_{z,\theta_i} = \begin{bmatrix} \cos \theta_i & -\sin \theta_i & 0 & 0 \\ \sin \theta_i & \cos \theta_i & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, \quad T_{z,d_i} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & d_i \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, \tag{2.2}$$

$$T_{x,a_i} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & a_i \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, \quad R_{x,\alpha_i} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & \cos \alpha_i & -\sin \alpha_i & 0 \\ 0 & \sin \alpha_i & \cos \alpha_i & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}; \tag{2.3}$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Взам. инв. №

Инв. № подл.

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

ИТОГО

$$^{i-1}A_{i} = \begin{bmatrix} \cos\theta_{i} & -\cos\alpha_{i}\sin\theta_{i} & \sin\alpha_{i}\sin\theta_{i} & a_{i}\cos\theta_{i} \\ \sin\theta_{i} & \cos\alpha_{i}\cos\theta_{i} & -\sin\alpha_{i}\cos\theta_{i} & a_{i}\sin\theta_{i} \\ 0 & \sin\alpha_{i} & \cos\alpha_{i} & d_{i} \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$
 (2.4)

Результаты выполнения для исследуемого манипулятора двух первых шагов представлены на рисунке 2.16 и в таблице 2.1, а третьего — в лице следующих выражений:

$${}^{0}A_{1} = \begin{bmatrix} c_{1} & 0 & s_{1} & a_{1}c_{1} \\ s_{1} & 0 & -c_{1} & a_{1}s_{1} \\ 0 & 1 & 0 & d_{1} \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}; {}^{1}A_{2} = \begin{bmatrix} c_{2} & -s_{2} & 0 & a_{2}c_{2} \\ s_{2} & c_{2} & 0 & a_{2}s_{2} \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}; {}^{2}A_{3} = \begin{bmatrix} c_{3} & -s_{3} & 0 & a_{3}c_{3} \\ s_{3} & c_{3} & 0 & a_{3}s_{3} \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}; \\ {}^{3}A_{4} = \begin{bmatrix} c_{4} & 0 & s_{4} & 0 \\ s_{4} & 0 & -c_{4} & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}; {}^{4}A_{5} = \begin{bmatrix} c_{5} & -s_{5} & 0 & 0 \\ s_{5} & c_{5} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & d_{5} \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}.$$

$$(2.5)$$

2.1.2 Прямая задача кинематики

Информация о смещении и повороте СК $Ox_5y_5z_5$ относительно СК $Ox_0y_0z_0$ содержится в матрице 0A_5 . Следовательно, для того чтобы решить ПЗК, остается лишь найти эту матрицу в соответствии с формулой:

$${}^{0}A_{5} = \prod_{i=1}^{5} {}^{i-1}A_{i}(q_{i}). \tag{2.6}$$

Для проверки рассмотрим конфигурацию манипулятора, изображенную на рисунке 2.2. В результате решения для нее ПЗК должны получиться следующие матрица поворота и вектор смещения :

$${}^{0}R_{5} = \begin{bmatrix} -1 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, \qquad r_{0,5}^{0} = \begin{bmatrix} 0.033 \\ 0 \\ 0.655 \end{bmatrix}.$$
 (2.7)

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

Инв. № дубл.

Взам. инв. №

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

3вено, i	a_i , MM	α_i , рад	d_i , mm	$ heta_i$, рад
1	33	$\pi/2$	147	$\pi \cdot \frac{169^{\circ}}{180^{\circ}} - q_1$
2	155	0	0	$\pi \cdot \frac{65^{\circ}}{180^{\circ}} + \frac{\pi}{2} - q_2$
3	135	0	0	$-\pi \cdot \frac{146^{\circ}}{180^{\circ}} - q_3$
4	0	$\pi/2$	0	$\pi \cdot \frac{102.5^{\circ}}{180^{\circ}} + \frac{\pi}{2} - q_4$
5	0	0	218	$\pi \cdot \frac{167.5^{\circ}}{180^{\circ}} - q_5$

Выполняя соответствующие вычисления получаем:

$${}^{0}A_{5} = {}^{0}A_{1} \cdot {}^{1}A_{2} \cdot {}^{2}A_{3} \cdot {}^{3}A_{4} \cdot {}^{4}A_{5} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0.033 \\ 0 & 0 & -1 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0.147 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 & 0 \\ 1 & 0 & 0 & 0.155 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 1 & 0 & 0 & 0.155 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0.218 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & 0 & 0 & 0.033 \\ 0 & -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0.655 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, (2.8)$$

что предложенный способ решения ПЗК в данном случае приводит к правильному ответу.

2.1.3 Обратная задача кинематики

Заданные смещение и поворот СК $Ox_5y_5z_5$ относительно СК $Ox_0y_0z_0$ можно описать с помощью матрицы 0A_5 . Используя ее и матрицы из (2.5), найти расчетные формулы для углов q_i $(i=\overline{1,5})$ можно из следующих соображений.

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

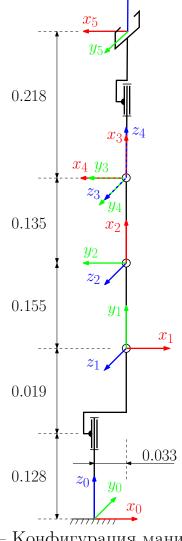


Рисунок 2.2 – Конфигурация манипулятора при $\theta = [\theta_1, \, \theta_2, \, \theta_3, \, \theta_4, \, \theta_5]^T = [0, \, \pi/2, \, 0, \, \pi/2, \, 0]^T.$

Введем обозначения для элементов матрицы 0A_5 в соответствии с формулой:

$${}^{0}A_{5} = \begin{bmatrix} r_{11} & r_{12} & r_{13} & p_{x} \\ r_{21} & r_{22} & r_{23} & p_{y} \\ r_{31} & r_{32} & r_{33} & p_{z} \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}.$$
 (2.9)

Приравняв матрицу 0A_5 и правую часть выражения (2.6) и домножив с обеих сторон на ${}^0A_1^{-1}$, придем к выражению:

$${}^{0}A_{1}^{-1} \cdot {}^{0}A_{5} = {}^{1}A_{2} \cdot {}^{2}A_{3} \cdot {}^{3}A_{4} \cdot {}^{4}A_{5}, \tag{2.10}$$

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

Взам. инв. №

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

где левая часть с учетом (2.5) равна

$${}^{0}A_{1}^{-1} \cdot {}^{0}A_{5} = \begin{bmatrix} r_{11}c_{1} + r_{21}s_{1} & r_{12}c_{1} + r_{22}s_{1} & r_{13}c_{1} + r_{23}s_{1} & p_{x}c_{1} + p_{y}s_{1} - a_{1} \\ r_{31} & r_{32} & r_{33} & p_{z} - d_{1} \\ r_{11}s_{1} - r_{21}c_{1} & r_{12}s_{1} - r_{22}c_{1} & r_{13}s_{1} - r_{23}c_{1} & p_{x}s_{1} - p_{y}c_{1} \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, (2.11)$$

а правая —

$${}^{1}A_{2} \cdot {}^{2}A_{3} \cdot {}^{3}A_{4} \cdot {}^{4}A_{5} = \begin{bmatrix} c_{5}c_{234} & -s_{5}c_{234} & s_{234} & a_{2}c_{2} + a_{3}c_{23} + d_{5}s_{234} \\ c_{5}s_{234} & -s_{5}s_{234} & -c_{234} & a_{2}s_{2} + a_{3}s_{23} - d_{5}c_{234} \\ s_{5} & c_{5} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, (2.12)$$

где в свою очередь

$$\theta_{23} = \theta_2 + \theta_3, \qquad \theta_{234} = \theta_2 + \theta_3 + \theta_4.$$
 (2.13)

Теперь, сопоставляя элементы матриц с одинаковыми индексами из выражений (2.11) и (2.12), получим, что расчетные формулы для двух наборов значений углов θ_1 , θ_5 и θ_{234} дают

— равенство элементов (3,4):

$$p_x s_1 - p_y c_1 = 0 \implies \operatorname{tg} \theta_1 = \frac{p_y}{p_x} \implies \begin{cases} \theta_1^{\mathsf{I}} = \operatorname{atan2}(p_y, p_x) \\ \theta_1^{\mathsf{II}} = \operatorname{atan2}(-p_y, -p_x) \end{cases}$$
 (2.14)

- равенство элементов (3,1) и (3,2):

$$\begin{cases} s_{5} = r_{11}s_{1} - r_{21}c_{1} \\ c_{5} = r_{12}s_{1} - r_{22}c_{1} \end{cases} \Rightarrow \\ c_{5} = r_{12}s_{1} - r_{22}c_{1} \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} \theta_{5}^{\mathsf{I}} = \operatorname{atan2}(r_{11}\sin\theta_{1}^{\mathsf{I}} - r_{21}\cos\theta_{1}^{\mathsf{I}}, \ r_{12}\sin\theta_{1}^{\mathsf{I}} - r_{22}\cos\theta_{1}^{\mathsf{I}}) \\ \theta_{5}^{\mathsf{II}} = \operatorname{atan2}(r_{11}\sin\theta_{1}^{\mathsf{II}} - r_{21}\cos\theta_{1}^{\mathsf{II}}, \ r_{12}\sin\theta_{1}^{\mathsf{II}} - r_{22}\cos\theta_{1}^{\mathsf{II}}) \end{cases} (2.15)$$

- равенство элементов (2,3) и (1,3):

$$\begin{cases} c_{234} = -r_{33} \\ s_{234} = r_{13}c_1 + r_{23}s_1 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} \theta_{234}^{\mathsf{I}} = \operatorname{atan2}(r_{13}\cos\theta_1^{\mathsf{I}} + r_{23}\sin\theta_1^{\mathsf{I}}, -r_{33}) \\ \theta_{234}^{\mathsf{II}} = \operatorname{atan2}(r_{13}\cos\theta_1^{\mathsf{II}} + r_{23}\sin\theta_1^{\mathsf{II}}, -r_{33}) \end{cases}$$
(2.16)

Изм Лист № докум. Подп. Дата

инв.

подл.

Инв. №

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

Далее домножим выражение (2.11) на $^4A_5^{-1}$ справа — получим матрицу 1A_4 :

$${}^{1}A_{4} = \begin{bmatrix} \cdots & \cdots & (p_{y} - d_{5}r_{23})s_{1} + (p_{x} - d_{5}r_{13})c_{1} - a_{1} \\ \cdots & \cdots & p_{z} - d_{1} - d_{5}r_{33} \\ \cdots & \cdots & p_{x}s_{1} - p_{y}c_{1} - d_{5}(r_{13}s_{1} - r_{23}c_{1}) \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix},$$
(2.17)

в которой символами \cdots обозначены элементы, не представляющие интереса в дальнейших расчетах. Заметим, что с учетом (2.14) и равенства элементов (3,3) в (2.11) и (2.12) справедливо

$$p_x s_1 - p_y c_1 - d_5(r_{13} s_1 - r_{23} c_1) = 0. (2.18)$$

С учетом этого и (2.17), имеем что

$$r_{1,4}^{1} = \begin{bmatrix} (p_y - d_5 r_{23})s_1 + (p_x - d_5 r_{13})c_1 - a_1 \\ p_z - d_1 - d_5 r_{33} \\ 0 \end{bmatrix}.$$
 (2.19)

Далее заметим, что одно и то же положение 4-го звена может достигаться при двух разных способах расположения звеньев 2 и 3 (см. рисунок 2.3). Следовательно, углы θ_2 , θ_3 и θ_4 при одних и тех же значениях углов θ_1 и θ_5 имеют по два возможных значения. Ниже выводятся формулы для последних.

Выпишем, пользуясь теоремой косинусов, выражение для $\cos \theta_3$ (его зависимость от θ_1 обуславливается зависимостью от этого угла вектора $r_{1,4}^1$):

$$c_3(\theta_1) = \frac{(r_{1,4}^1)^T \cdot r_{1,4}^1 - a_2^2 - a_3^2}{2a_2 a_3}$$
 (2.20)

C учетом этого для θ_3 можно получить следующие формулы

$$\theta_3^{\mathsf{I},\mathsf{II}} = \mp \operatorname{atan2}(\sqrt{1 - c_3^2(\theta_1^{\mathsf{I}})}, c_3(\theta_1^{\mathsf{I}}))$$
 (2.21)

$$\theta_3^{\text{III,IV}} = \mp \operatorname{atan2}\left(\sqrt{1 - c_3^2(\theta_1^{\text{II}})}, \ c_3(\theta_1^{\text{II}})\right) \tag{2.22}$$

Как видно из рисунка 2.3, $\theta_2=\varphi+\beta$ при $\theta_3^{\mathsf{I,III}}<0$ и $\theta_2=\varphi-\beta$ при $\theta_3^{\mathsf{II,IV}}>0$. Следовательно, принимая во внимание то, что

$$\varphi(\theta_1) = \operatorname{atan2}(y_r, x_r), \qquad \beta(\theta_3) = \operatorname{atan2}(a_3 \sin |\theta_3|, a_2 + a_3 \cos |\theta_3|), \qquad (2.23)$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Инв. № дубл.

подл.

 M_{HB} . $N^{\underline{\varrho}}$

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

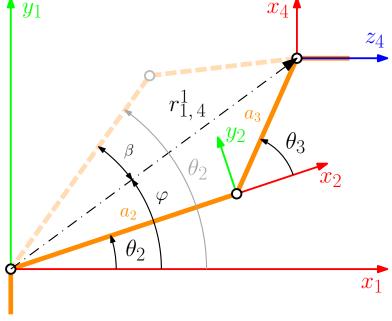


Рисунок 2.3 – Плоская часть манипулятора

где x_r и y_r — проекции вектора $r_{1,4}^1$ на оси абсцисс и ординат (их значения см. в (2.19)), для возможных значений угла θ_2 получаем следующие формулы:

$$\theta_2^{\mathsf{I}} = \varphi(\theta_1^{\mathsf{I}}) + \beta(\theta_3^{\mathsf{I}}), \qquad \qquad \theta_2^{\mathsf{II}} = \varphi(\theta_1^{\mathsf{I}}) - \beta(\theta_3^{\mathsf{II}}), \qquad (2.24)$$

$$\theta_2^{\mathsf{III}} = \varphi(\theta_1^{\mathsf{II}}) + \beta(\theta_3^{\mathsf{III}}), \qquad \qquad \theta_2^{\mathsf{IV}} = \varphi(\theta_1^{\mathsf{II}}) - \beta(\theta_3^{\mathsf{IV}}). \tag{2.25}$$

Формулы для значений угла θ_4 после этого с учетом (2.13) приобретают простой вид:

$$\theta_4^{\mathsf{I},\mathsf{II}} = \theta_{234}^{\mathsf{I}} - \theta_2^{\mathsf{I},\mathsf{II}} - \theta_3^{\mathsf{I},\mathsf{II}}, \qquad \theta_4^{\mathsf{III},\mathsf{IV}} = \theta_{234}^{\mathsf{II}} - \theta_2^{\mathsf{III},\mathsf{IV}} - \theta_3^{\mathsf{III},\mathsf{IV}}. \tag{2.26}$$

Таким образом, любые положение и ориентацию схвата относительно основания манипулятор может обеспечить 4-мя собственными конфигурациями, которым соответствуют следующие наборы значений для его обобщенных координат $q = [q_1, q_2, q_3, q_4, q_5]^T$ (с учетом таблицы 2.1):

$$\theta^{\mathsf{I}} = \begin{bmatrix} \theta_1^{\mathsf{I}} & \theta_2^{\mathsf{I}} & \theta_3^{\mathsf{I}} & \theta_4^{\mathsf{I}} & \theta_5^{\mathsf{I}} \end{bmatrix},^T \qquad \qquad \theta^{\mathsf{II}} = \begin{bmatrix} \theta_1^{\mathsf{I}} & \theta_2^{\mathsf{II}} & \theta_3^{\mathsf{II}} & \theta_5^{\mathsf{II}} & \theta_5^{\mathsf{I}} \end{bmatrix},^T \qquad (2.27)$$

$$\theta^{\text{III}} = \begin{bmatrix} \theta_1^{\text{II}} & \theta_2^{\text{III}} & \theta_3^{\text{III}} & \theta_4^{\text{III}} & \theta_5^{\text{II}} \end{bmatrix}, \qquad \theta^{\text{IV}} = \begin{bmatrix} \theta_1^{\text{II}} & \theta_2^{\text{IV}} & \theta_3^{\text{IV}} & \theta_4^{\text{IV}} & \theta_5^{\text{II}} \end{bmatrix}, \qquad (2.28)$$

$$q^{\text{I,II,III,IV}} = \pi \cdot \left[\frac{169^{\circ}}{180^{\circ}} \quad \frac{65^{\circ}}{180^{\circ}} + \frac{1}{2} \quad -\frac{146^{\circ}}{180^{\circ}} \quad \frac{102.5^{\circ}}{180^{\circ}} + \frac{1}{2} \quad \frac{167.5^{\circ}}{180^{\circ}} \right]^{T} - \ \theta^{\text{I,II,III,IV}}. \tag{2.29}$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Подп. и дата

Инв. № дубл.

инв. $\mathcal{N}^{\underline{o}}$

Взам. 1

Подп.

Инв. № подл.

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

2.2 Динамика манипулятора

2.2.1 Общие замечания

Введем в рассмотрение барицентрические СК $Ox_{ci}y_{ci}z_{ci}^*$, где $i=\overline{1,5},$ показанные на рисунке 2.4. Заметим, что каждая СК $Ox_{ci}y_{ci}z_{ci}$ сонаправлена с $Ox_iy_iz_i$.

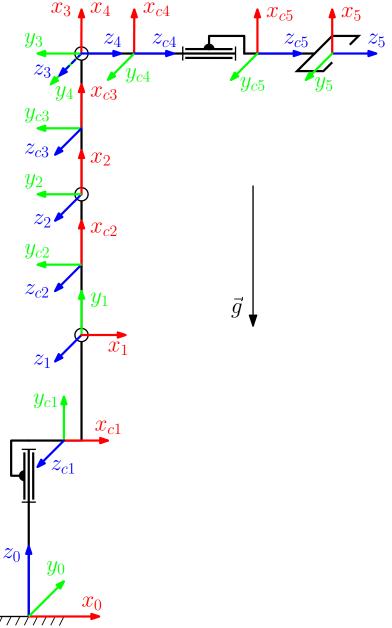


Рисунок 2.4 – Положение барицентрических СК и направление вектора \vec{g} .

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Подп. и дата

Инв. № дубл.

инв.

Взам.

и дата

Подп.

Инв. № подл.

 $KСУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

^{*} Системы координат, чьи начала совпадают с центрами масс соответствующих звеньев.

Для описания положения введенных СК воспользуемся следующими векторами:

$$r_{i,ci}^{i} = \begin{bmatrix} x_{ci} \\ y_{ci} \\ z_{ci} \end{bmatrix}, \quad i = \overline{1,5}, \tag{2.30}$$

где x_{ci}, y_{ci} и z_{ci} — некоторые постоянные величины.

Для компонент тензоров инерции $\mathcal{I}_i^i = const$ введем следующие обозначения:

$$\mathcal{I}_{i}^{i} = \begin{bmatrix} I_{i,xx} & I_{i,xy} & I_{i,xz} \\ I_{i,xy} & I_{i,yy} & I_{i,yz} \\ I_{i,xz} & I_{i,yz} & I_{i,zz} \end{bmatrix}.$$
(2.31)

Заметим, что

$$g_0 = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ -g \end{bmatrix}, \tag{2.32}$$

где $g = 9.82 \text{ м/c}^2$.

Подп. и дата

Инв. № дубл.

Взам. инв. №

Подп. и дата

Инв. № подл.

В заключении раздела приведем формулы для расчета величин, которые потребуются в дальнейшем (везде $i=\overline{1,5}$):

— для расчета $r_{0,i}^0$ и 0R_i (см. Приложение А):

$${}^{0}A_{i} = {}^{0}A_{1} \cdot {}^{1}A_{2} \cdot \dots \cdot {}^{i-1}A_{i};$$
 (2.33)

— для расчета $r_{0,i}^i$:

$$r_{0,i}^i = {}^{0}R_i^T \cdot r_{0,i}^0; (2.34)$$

— для расчета z_i^0 :

$$z_i^0 = {}^{0}R_i \cdot z_i^i = {}^{0}R_i \cdot \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix}; \tag{2.35}$$

— для расчета g_i, v_i^i и ω_i^i :

$$g_i = {}^{0}R_i^T \cdot g_0, \qquad v_i^i = {}^{0}R_i^T \cdot v_i^0, \qquad \omega_i^i = {}^{0}R_i^T \cdot \omega_i^0.$$
 (2.36)

Изм Лист № докум. Подп. Дата

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

Потенциальная энергия манипулятора

$$U = -\sum_{i=1}^{5} \left(m_i g_i^T r_{0,ci}^i \right) = -\sum_{i=1}^{5} \left(m_i g_i^T r_{0,i}^i + g_i^T (m_i r_{i,ci}^i) \right), \tag{2.37}$$

Якобианы, устанавливающие в соответствии с формулой

$$v_i^0 = -J_{vi}\dot{q}, \quad i = \overline{1,5} \tag{2.38}$$

связь между линейными скоростями начал соответствующих CK и вектором \dot{q} :

$$J_{v1} = \left[z_0^0 \times \left(r_{0,1}^0 - r_{0,0}^0 \right) \quad \mathbf{0} \quad \mathbf{0} \quad \mathbf{0} \quad \mathbf{0} \right], \tag{2.39}$$

$$J_{v2} = \left[z_0^0 \times \left(r_{0,2}^0 - r_{0,0}^0 \right) \ z_1^0 \times \left(r_{0,2}^0 - r_{0,1}^0 \right) \ \mathbf{0} \ \mathbf{0} \ \mathbf{0} \right], \tag{2.40}$$

$$J_{v3} = \begin{bmatrix} z_0^0 \times (r_{0,3}^0 - r_{0,0}^0) & z_1^0 \times (r_{0,3}^0 - r_{0,1}^0) & z_2^0 \times (r_{0,3}^0 - r_{0,2}^0) & \mathbf{0} \end{bmatrix}, \quad (2.41)$$

$$J_{v4} = \begin{bmatrix} z_0^0 \times (r_{0,4}^0 - r_{0,0}^0) \\ z_1^0 \times (r_{0,4}^0 - r_{0,1}^0) \\ z_2^0 \times (r_{0,4}^0 - r_{0,2}^0) \\ z_3^0 \times (r_{0,4}^0 - r_{0,3}^0) \\ \mathbf{0} \end{bmatrix}, \qquad J_{v5} = \begin{bmatrix} z_0^0 \times (r_{0,5}^0 - r_{0,0}^0) \\ z_1^0 \times (r_{0,5}^0 - r_{0,1}^0) \\ z_2^0 \times (r_{0,5}^0 - r_{0,2}^0) \\ z_3^0 \times (r_{0,5}^0 - r_{0,3}^0) \\ z_4^0 \times (r_{0,5}^0 - r_{0,3}^0) \\ z_4^0 \times (r_{0,5}^0 - r_{0,4}^0) \end{bmatrix}, \qquad (2.42)$$

где $\mathbf{0} = [0 \ 0 \ 0]^T$ — нулевой вектор.

Якобианы, устанавливающие в соответствии с формулой

$$\omega_i^0 = -J_{\omega i}\dot{q}, \quad i = \overline{1,5} \tag{2.43}$$

связь между угловыми скоростями звеньев и вектором \dot{q} :

$$J_{\omega 1} = \begin{bmatrix} z_0^0 & \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{0} \end{bmatrix}, \qquad J_{\omega 2} = \begin{bmatrix} z_0^0 & z_1^0 & \mathbf{0} & \mathbf{0} \end{bmatrix},$$
 (2.44)

$$J_{\omega 3} = \begin{bmatrix} z_0^0 & z_1^0 & z_2^0 & \mathbf{0} & \mathbf{0} \end{bmatrix}, \qquad J_{\omega 4} = \begin{bmatrix} z_0^0 & z_1^0 & z_2^0 & z_3^0 & \mathbf{0} \end{bmatrix}, \tag{2.45}$$

$$J_{\omega 5} = \begin{bmatrix} z_0^0 & z_1^0 & z_2^0 & z_3^0 & z_4^0 \end{bmatrix}. \tag{2.46}$$

Кинетическая энергия манипулятора

$$K = \sum_{i=1}^{5} \left(\frac{1}{2} m_i (v_i^i)^T v_i^i + \frac{1}{2} (\omega_i^i)^T \mathcal{I}_i^i \omega_i^i + (m_i r_{i,ci}^i)^T \cdot (v_i^i \times \omega_i^i) \right). \tag{2.47}$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

инв. $\mathcal{N}^{\underline{o}}$

Взам.

Инв. № подл.

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

Функция Лагранжа

$$L = K - U =$$

$$= \sum_{i=1}^{5} \left(m_{i} \left(\frac{1}{2} (v_{i}^{i})^{T} v_{i}^{i} + g_{i}^{T} r_{0,i}^{i} \right) + (m_{i} r_{i,ci}^{i})^{T} \cdot \left(v_{i}^{i} \times \omega_{i}^{i} + g_{i} \right) + \frac{1}{2} (\omega_{i}^{i})^{T} \mathcal{I}_{i}^{i} \omega_{i}^{i} \right) =$$

$$= \sum_{i=1}^{5} \left(m_{i} \left(\frac{1}{2} (v_{i}^{i})^{T} v_{i}^{i} + g_{i}^{T} r_{0,i}^{i} \right) + m_{i} x_{ci} \cdot \underbrace{x \left\{ v_{i}^{i} \times \omega_{i}^{i} + g_{i} \right\} + L_{i,2}}_{L_{i,2}} + m_{i} y_{ci} \cdot \underbrace{y \left\{ v_{i}^{i} \times \omega_{i}^{i} + g_{i} \right\} + m_{i} z_{ci} \cdot \underbrace{z \left\{ v_{i}^{i} \times \omega_{i}^{i} + g_{i} \right\} + I_{i,xx} \cdot \frac{1}{2} \cdot \left(x \left\{ \omega_{i}^{i} \right\} \right)^{2} + L_{i,5}}_{L_{i,5}} + I_{i,yy} \cdot \underbrace{\frac{1}{2} \cdot \left(y \left\{ \omega_{i}^{i} \right\} \right)^{2} + I_{i,zz} \cdot \underbrace{\frac{1}{2} \cdot \left(z \left\{ \omega_{i}^{i} \right\} \right)^{2} + I_{i,xy} \cdot \underbrace{x \left\{ \omega_{i}^{i} \right\} \cdot y \left\{ \omega_{i}^{i} \right\} + L_{i,8}}_{L_{i,9}} + I_{i,yz} \cdot \underbrace{y \left\{ \omega_{i}^{i} \right\} \cdot z \left\{ \omega_{i}^{i} \right\} \cdot z \left\{ \omega_{i}^{i} \right\} \right)}_{L_{i,10}}.$$

$$(2.48)$$

Уравнения движения робота:

Подп. и дата

Инв. № дубл.

инв. $N^{\underline{o}}$

Взам.

Инв. № подл.

$$\frac{d}{dt}\frac{\partial L}{\partial \dot{q}_i} - \frac{\partial L}{\partial q_i} = \tau_i, \quad i = \overline{1,5} \qquad \Rightarrow \tag{2.49}$$

$$\Rightarrow \begin{cases} \sum_{i=1}^{5} \left(m_{i} \cdot \mathcal{L}_{1} \{ L_{i,1} \} + m_{i} x_{ci} \cdot \mathcal{L}_{1} \{ L_{i,2} \} + \dots + I_{i,yz} \cdot \mathcal{L}_{1} \{ L_{i,10} \} \right) = \tau_{1} \\ \sum_{i=1}^{5} \left(m_{i} \cdot \mathcal{L}_{2} \{ L_{i,1} \} + m_{i} x_{ci} \cdot \mathcal{L}_{2} \{ L_{i,2} \} + \dots + I_{i,yz} \cdot \mathcal{L}_{2} \{ L_{i,10} \} \right) = \tau_{2} \\ \dots \\ \sum_{i=1}^{5} \left(m_{i} \cdot \mathcal{L}_{5} \{ L_{i,1} \} + m_{i} x_{ci} \cdot \mathcal{L}_{5} \{ L_{i,2} \} + \dots + I_{i,yz} \cdot \mathcal{L}_{5} \{ L_{i,10} \} \right) = \tau_{5} \end{cases}$$

$$(2.50)$$

где \mathcal{L}_j — оператор, работающий в соответствии с формулой:

$$\mathcal{L}_j: \quad \mathcal{L}_j\{f\} = \frac{d}{dt} \frac{\partial f}{\partial \dot{q}_j} - \frac{\partial f}{\partial q_j},$$
 (2.51)

Изм Лист № докум. Подп. Дата

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

где в свою очередь $f = f(\dot{q}(t), q(t))$. Если же заметить, что

$$\mathcal{L}_{j}\{L_{i,k}\} = 0$$
 при $j > i$, $i, j = \overline{1,5}$, $k = \overline{1,10}$, (2.52)

то выражения для них упрощаются до:

$$\begin{cases}
\sum_{i=1}^{5} \left(m_{i} \cdot \mathcal{L}_{1} \{ L_{i,1} \} + m_{i} x_{ci} \cdot \mathcal{L}_{1} \{ L_{i,2} \} + \ldots + I_{i,yz} \cdot \mathcal{L}_{1} \{ L_{i,10} \} \right) = \tau_{1} \\
\sum_{i=1}^{5} \left(m_{i} \cdot \mathcal{L}_{2} \{ L_{i,1} \} + m_{i} x_{ci} \cdot \mathcal{L}_{2} \{ L_{i,2} \} + \ldots + I_{i,yz} \cdot \mathcal{L}_{2} \{ L_{i,10} \} \right) = \tau_{2} \\
\vdots \\
m_{5} \cdot \mathcal{L}_{5} \{ L_{5,1} \} + m_{5} x_{c5} \cdot \mathcal{L}_{5} \{ L_{5,2} \} + \ldots + I_{5,yz} \cdot \mathcal{L}_{5} \{ L_{5,10} \} = \tau_{5}
\end{cases} (2.53)$$

или в матричном виде

$$\tau = \xi \chi, \tag{2.54}$$

где $\tau=[\tau_1,\ \tau_2,\ \dots,\ \tau_5]^T$ — вектор обобщенных моментов, $\chi=[\chi_1,\ \chi_2,\ \dots,\ \chi_5]^T\in\mathbb{R}^{50}$ — вектор параметров робота, где в свою очередь

$$\chi_i = \begin{bmatrix} m_i & m_i x_{ci} & m_i y_{ci} & m_i z_{ci} & I_{i, xx} & I_{i, yy} & I_{i, zz} & I_{i, xy} & I_{i, xz} & I_{i, yz} \end{bmatrix}_i^T$$
(2.55)

 ξ — так называемый регрессор, равный

$$\xi = \begin{bmatrix} \xi_{1,1} & \xi_{1,2} & \cdots & \xi_{1,5} \\ O_{1\times 10} & \xi_{2,2} & \cdots & \xi_{2,5} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ O_{1\times 10} & O_{1\times 10} & O_{1\times 10} & \xi_{5,5} \end{bmatrix}, \tag{2.56}$$

где в свою очередь $O_{1\times 10}$ — вектор-строка, состоящая из 10 нулей, а $\xi_{j,i}=\xi_{j,i}(\ddot{q},\dot{q},q)$ — вектор-строка, рассчитываемый по формуле

$$\xi_{j,i} = \left[\mathcal{L}_j \{ L_{i,1} \} \ \mathcal{L}_j \{ L_{i,2} \} \ \dots \ \mathcal{L}_j \{ L_{i,10} \} \right].$$
 (2.57)

2.2.3 Учет динамики приводов

Уравнения, описывающие динамику приводов, в матричном виде имеют вид

$$I_a \ddot{q} = \tau_e - \tau, \tag{2.58}$$

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

где I_a — диагональная матрица приведенных к выходным валам моментов инерции приводов, τ_e — вектор-столбец приведенных к выходным валам приводов моментов силы, развиваемых двигателями, имеющие вид:

$$I_{a} = \begin{bmatrix} I_{a,1} & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & I_{a,2} & \cdots & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & 0 \\ 0 & 0 & \cdots & I_{a,5} \end{bmatrix}, \qquad \tau_{e} = \begin{bmatrix} \tau_{e,1} \\ \tau_{e,2} \\ \vdots \\ \tau_{e,5} \end{bmatrix}.$$
 (2.59)

Объединяя уравнения (2.54) и (2.58), получим

$$\tau_e = I_a \ddot{q} + \xi \chi, \tag{2.60}$$

а, добавив в это выражение учет моментов трения, окончательно будем иметь

$$\tau_e = I_a \ddot{q} + \xi \chi + t_f. \tag{2.61}$$

В качестве модели трения возьмем поясняемую рисунком 2.5 и описываемую следующим уравнением

$$\tau_f(\dot{q}) = f_v \dot{q} + f_c \operatorname{sign}(\dot{q}) + f_{\text{off}}, \tag{2.62}$$

где f_v , f_c — диагональные матрицы коэффициентов вязкого и сухого трения соответственно, $f_{\rm off}$ — вектор-столбец сдвигов в моментах силы, имеющие вид

$$f_{v} = \begin{bmatrix} f_{v,1} & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & f_{v,2} & \cdots & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & 0 \\ 0 & 0 & \cdots & f_{v,5} \end{bmatrix}, \quad f_{c} = \begin{bmatrix} f_{c,1} & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & f_{c,2} & \cdots & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & 0 \\ 0 & 0 & \cdots & f_{c,5} \end{bmatrix}, \quad f_{\text{off}} = \begin{bmatrix} f_{\text{off},1} \\ f_{\text{off},2} \\ \vdots \\ f_{\text{off},5} \end{bmatrix}. \quad (2.63)$$

Подставляя (2.62) в (2.61), получим

$$\tau_e = I_a \ddot{q} + \xi \chi + f_v \dot{q} + f_c \operatorname{sign}(\dot{q}) + f_{\text{off}}. \tag{2.64}$$

Если ввести в рассмотрение новые матрицы $\bar{\chi} = [\bar{\chi}_1, \ \bar{\chi}_2, \ \dots, \ \bar{\chi}_5]^T$ и

$$\bar{\xi} = \begin{bmatrix} \bar{\xi}_{1,1} & \bar{\xi}_{1,2} & \cdots & \bar{\xi}_{1,5} \\ O_{1\times 10} & \bar{\xi}_{2,2} & \cdots & \bar{\xi}_{2,5} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ O_{1\times 10} & O_{1\times 10} & O_{1\times 10} & \bar{\xi}_{5,5} \end{bmatrix}, \tag{2.65}$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

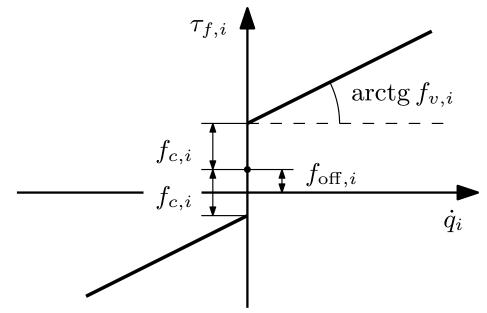


Рисунок 2.5 – График, поясняющий выбранную модель трения.

определяемые выражениями

Подп. и дата

Инв. № дубл.

Взам. инв. №

Подп. и дата

Инв. № подл.

$$\bar{\chi}_i = \begin{bmatrix} \chi_i & I_{a,i} & f_{v,i} & f_{c,i} & f_{\text{off},i} \end{bmatrix}^T, \tag{2.66}$$

$$\bar{\xi}_{j,i} = \begin{cases} \begin{bmatrix} \xi_{j,i} & 0 & 0 & 0 \\ \xi_{j,i} & \ddot{q}_{j} & i & \text{sign}(\dot{q}_{j}) & 1 \end{bmatrix}, & i = j \end{cases}$$
 (2.67)

то данное выражение может быть записано в следующем матричном виде:

$$\tau_e = \bar{\xi}\bar{\chi}.\tag{2.68}$$

2.2.4 Альтернативная матричная форма записи

Выражение (2.54) может быть переписано в форме

$$\tau = D(q)\ddot{q} + C(q,\dot{q})\dot{q} + G(q),$$
 (2.69)

где D(q) — матрица инерции, $C(q,\dot{q})$ — матрица центробежных и Кориолисовых сил, G(q) — вектор гравитации. С учетом этого факта и уравнения (2.61) можно получить, что

$$\tau_e = M(q)\ddot{q} + C(q, \dot{q})\dot{q} + G(q) + t_f(\dot{q}), \tag{2.70}$$

где $M(q) = I_a + D(q)$.

L					
ı					
ı					
ı					
L					
	Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

Выражение для матрицы D(q) может быть найдено из формулы для кинетической энергии с учетом того, что справедливо

$$\begin{cases}
K = \frac{1}{2} \dot{q}^T D(q) \dot{q}, \\
D(q) = D^T(q),
\end{cases}$$
(2.71)

для матрицы $C(q,\dot{q})$ — из выражения для D(q) в соответствии с формулами:

$$C_{ijk} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{kj}}{\partial q_i} + \frac{\partial D_{ki}}{\partial q_j} - \frac{\partial D_{ij}}{\partial q_k} \right), \tag{2.72}$$

$$C_{kj} = \sum_{i=1}^{n} C_{ijk} \dot{q}_i, \tag{2.73}$$

где D_{ij} , C_{ij} — элементы матриц D(q) и $C(q,\dot{q})$ соответственно, стоящие на пересечении i-ой строки и j-го столбца; а для вектора G(q) — по формуле

$$G(q) = \left[\frac{\partial U}{\partial q_1} \frac{\partial U}{\partial q_2} \dots \frac{\partial U}{\partial q_5} \right]^T$$
 (2.74)

Выражение для кинетической энергии в форме, иллюстрируемой первым из уравнений (2.71), может быть получено из уравнения (2.47) с учетом формул (2.36), (2.38) и (2.43):

$$K = \sum_{i=1}^{5} \left(\frac{1}{2} m_{i} \cdot \left(-^{0} R_{i}^{T} J_{vi} \dot{q} \right)^{T} \cdot \left(-^{0} R_{i}^{T} J_{vi} \dot{q} \right) + \frac{1}{2} \left(-^{0} R_{i}^{T} J_{\omega i} \dot{q} \right)^{T} \cdot \mathcal{I}_{i}^{i} \cdot \left(-^{0} R_{i}^{T} J_{\omega i} \dot{q} \right) + \left(m_{i} r_{i,ci}^{i} \right)^{T} \cdot \left(\left(-^{0} R_{i}^{T} J_{vi} \dot{q} \right) \times \left(-^{0} R_{i}^{T} J_{\omega i} \dot{q} \right) \right) \right) =$$

$$= \sum_{i=1}^{5} \left(\frac{1}{2} m_{i} \dot{q}^{T} J_{vi}^{T} J_{vi} \dot{q} + \frac{1}{2} \dot{q}^{T} J_{\omega i}^{T} {^{0}} R_{i} \mathcal{I}_{i}^{i} {^{0}} R_{i}^{T} J_{\omega i} \dot{q} + \left(m_{i} \underbrace{{^{0}} R_{i}^{T} r_{i,ci}^{i}} \right)^{T} \cdot \left(\left(J_{vi} \dot{q} \right) \times \left(J_{\omega i} \dot{q} \right) \right) \right) =$$

$$= \frac{1}{2} \dot{q}^{T} \left(\sum_{i=1}^{5} \left(m_{i} J_{vi}^{T} J_{vi} + J_{\omega i}^{T} {^{0}} R_{i} \mathcal{I}_{i}^{i} {^{0}} R_{i}^{T} J_{\omega i} + 2 \cdot x \{ m_{i} r_{i,ci}^{0} \} \cdot J_{xi} + \right.$$

$$\left. + 2 \cdot y \{ m_{i} r_{i,ci}^{0} \} \cdot J_{yi} + 2 \cdot z \{ m_{i} r_{i,ci}^{0} \} \cdot J_{zi} \right) \right) \dot{q}, \qquad (2.75)$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Инв. № дубл.

инв. $N^{\underline{\varrho}}$

Взам.

Инв. № подл.

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

при преобразованиях которого учтено то, что

$$(J_{vi}\dot{q}) \times (J_{\omega i}\dot{q}) = \begin{bmatrix} J_{vi}^{\{1\}}\dot{q} \\ J_{vi}^{\{2\}}\dot{q} \\ J_{vi}^{\{3\}}\dot{q} \end{bmatrix} \times \begin{bmatrix} J_{\omega i}^{\{1\}}\dot{q} \\ J_{\omega i}^{\{2\}}\dot{q} \\ J_{\omega i}^{\{3\}}\dot{q} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -J_{vi}^{\{3\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{2\}}\dot{q} + J_{vi}^{\{2\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{3\}}\dot{q} \\ J_{vi}^{\{3\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{1\}}\dot{q} - J_{vi}^{\{1\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{3\}}\dot{q} \\ -J_{vi}^{\{2\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{1\}}\dot{q} + J_{vi}^{\{1\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{2\}}\dot{q} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -J_{vi}^{\{3\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{2\}}\dot{q} + J_{vi}^{\{1\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{3\}}\dot{q} \\ -J_{vi}^{\{2\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{1\}}\dot{q} + J_{vi}^{\{1\}}\dot{q}J_{\omega i}^{\{2\}}\dot{q} \end{bmatrix}$$

$$= \begin{bmatrix} -\dot{q}^{T} \left(J_{vi}^{\{3\}}\right)^{T} J_{\omega i}^{\{2\}} \dot{q} + \dot{q}^{T} \left(J_{vi}^{\{2\}}\right)^{T} J_{\omega i}^{\{3\}} \dot{q} \\ \dot{q}^{T} \left(J_{vi}^{\{3\}}\right)^{T} J_{\omega i}^{\{1\}} \dot{q} - \dot{q}^{T} \left(J_{vi}^{\{1\}}\right)^{T} J_{\omega i}^{\{3\}} \dot{q} \\ -\dot{q}^{T} \left(J_{vi}^{\{2\}}\right)^{T} J_{\omega i}^{\{1\}} \dot{q} + \dot{q}^{T} \left(J_{vi}^{\{1\}}\right)^{T} J_{\omega i}^{\{2\}} \dot{q} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \dot{q}^{T} J_{xi} \dot{q} \\ \dot{q}^{T} J_{yi} \dot{q} \\ \dot{q}^{T} J_{zi} \dot{q} \end{bmatrix}, \tag{2.76}$$

где

Инв. № дубл.

инв.

Взам.

подл.

$$J_{xi} = -\left(J_{vi}^{\{3\}}\right)^T J_{\omega i}^{\{2\}} + \left(J_{vi}^{\{2\}}\right)^T J_{\omega i}^{\{3\}}, \tag{2.77}$$

$$J_{yi} = \left(J_{vi}^{\{3\}}\right)^T J_{\omega i}^{\{1\}} - \left(J_{vi}^{\{1\}}\right)^T J_{\omega i}^{\{3\}}, \tag{2.78}$$

$$J_{zi} = -\left(J_{vi}^{\{2\}}\right)^T J_{\omega i}^{\{1\}} + \left(J_{vi}^{\{1\}}\right)^T J_{\omega i}^{\{2\}}. \tag{2.79}$$

Стоит отметить тот факт, что выражение из (2.75), обозначим которое через $\mathcal{D}(q)$, равное

$$\mathcal{D}(q) = \sum_{i=1}^{5} \left(m_i J_{vi}^T J_{vi} + J_{\omega i}^T {}^0 R_i \mathcal{I}_i^i {}^0 R_i^T J_{\omega i} + 2 \cdot x \{ m_i r_{i, ci}^0 \} \cdot J_{xi} + 2 \cdot y \{ m_i r_{i, ci}^0 \} \cdot J_{yi} + 2 \cdot z \{ m_i r_{i, ci}^0 \} \cdot J_{zi} \right),$$

$$(2.80)$$

в общем случае не равно матрице D(q). При этом получить последнюю из матрицы $\mathcal{D}(q)$ можно с помощью следующей формулы:

$$D_{ij} = \begin{cases} 0.5(\mathcal{D}_{ij} + \mathcal{D}_{ji}), & i \neq j; \\ \mathcal{D}_{ij}, & i = j; \end{cases}$$

$$(2.81)$$

где \mathcal{D}_{ij} — элемент матрицы $\mathcal{D}(q)$, стоящий на пересечении i-ой строки и j-го столбца.*

Изм Лист № докум. Подп. Дата

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

^{*} Для дополнительных пояснений попробуйте обратиться к Приложению В.

3 Идентификация параметров манипулятора

3.1 Описание метода

Для определения неизвестных значений параметров робота, составляющих вектор $\bar{\chi}$, воспользуемся методом наименьших квадратов. Алгоритм необходимых действий в таком случае будет следующим:

а) с помощью поставляемого производителем робота ΠO^* дать манипулятору команды на последовательное достижение N произвольных конфигураций, по возможности охватывающих всю его рабочую область; во время его работы снять и записать следующие показания:

где $t_k > t_3 > t_2 > t_1$;

б) используя полученные данные, составить матрицы

$$\Xi = \begin{bmatrix} \bar{\xi}(\ddot{q}(t_1), \dot{q}(t_1), q(t_1)) \\ \bar{\xi}(\ddot{q}(t_2), \dot{q}(t_2), q(t_2)) \\ \vdots \\ \bar{\xi}(\ddot{q}(t_k), \dot{q}(t_k), q(t_k)) \end{bmatrix}, \qquad T_e = \begin{bmatrix} \tau_e(t_1) \\ \tau_e(t_2) \\ \vdots \\ \tau_e(t_k) \end{bmatrix}; \tag{3.1}$$

в) рассчитать оценку $\hat{\chi}$ вектора $\bar{\chi}$ по формуле:

$$\hat{\chi} = (\Xi^T \cdot \Xi)^{-1} \cdot \Xi^T \cdot T_e; \tag{3.2}$$

ττ	77	3.6.	77	77
VI3M	ЛИСТ	№ ДОКУМ.	Подп.	Дата

инв. $\mathcal{N}^{\underline{o}}$

Взам. 1

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

 $^{^*}$ У Youbot такое «стандартное» ПО осуществляет управление углами в сочленениях робота с помощью ПИД-регуляторов.

- г) дать роботу команды на достижение других N позиций и при этом получить те же самые данные;
- д) используя найденную в п. в) оценку $\hat{\chi}$ и снятые в п. г) данные, рассчитать по формуле (2.68) значения для τ_e ; сравнить их с полученными в п. г) и сделать выводы об успешности идентификации.

3.2 Результаты

Подп. и дата		
Инв. № дубл.		
Взам. инв. №		
Подп. и дата		
Инв. № подл.		Лист 27
	Копировал	Формат А4

4 Синтез систем управления

4.1 Предварительные замечания

Каждый из приводов манипулятора робота Kuka Youbot имеет собственную систему управления, структура которой иллюстрируется схемой с рисунка 4.1. Из нее видно, что каждый из приводов робота может управляться заданием значения для угла q_{di} , или скорости \dot{q}_{di} , или момента силы $\tau_{ed,i}$, который должен быть на нем обеспечен. Это значение подается на вход соответствующего ПИД-регулятора, коэффициенты которого доступны настройке, и далее (уже в виде сигнала напряжения u) — на контролируемый двигатель.

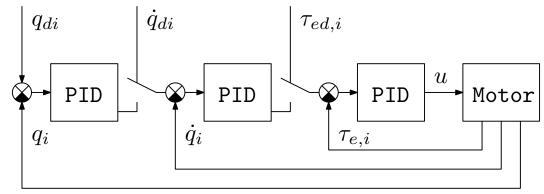


Рисунок 4.1 – Структура системы управления, контролирующей работу каждого из приводов робота.

Далее в тексте документа будут рассмотрены системы управления, в которых в качестве управляющего сигнала рассматривается вектор $\tau_e(t)$. При этом будет предполагаться, что задаваемые значения для моментов сил достигаются на двигателях мгновенно. Такое предположение будем считать возможным по той причине, что процессы в контуре момента в рассмотренной выше системе управления характеризуются малыми временами переходных процессов. В качестве иллюстрации к сказанному можно привести рисунок 4.2. На нем показан график переходной функции системы управления моментом силы, развиваемым приводом ???-го звена.

Из величин, описывающих состояние робота в данный момент времени, в используемом ПО доступны вектора $q(t), \dot{q}(t)$ и $\tau_e(t)$.

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

Подп. и дата

Инв. № дубл.

Взам. инв. №

и дата

Подп.

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

pid_transition_function.pdf ???-го звена.

Рисунок 4.2 – График переходной функции системы управления приводом

Система управления для принятия 4.2 определенной конфигурации

Для системы управления процессом принятия роботом желаемой конфигурации, описываемой вектором $q_d = \left[q_{d1} \; q_{d2} \; q_{d3} \; q_{d4} \; q_{d5}\right]^T = const$, выберем следующий закон управления:

$$\tau_e = K_p(q_d - q) - K_d \dot{q} + G(q) + t_f(\dot{q}), \tag{4.1}$$

где $K_p = \mathrm{diag}\{k_{pi}\} = const$ и $K_d = \mathrm{diag}\{k_{di}\} = const$, при этом $k_{pi} > 0$ и $k_{di}>0$ для $\forall i=\overline{1,5}.$ С учетом его и уравнения (2.70) модель замкнутой системы примет вид:

$$M(q)\ddot{q} + C(q,\dot{q})\dot{q} = K_p(q_d - q) - K_d\dot{q}.$$
 (4.2)

Это выражение с использованием обозначений

$$e = q - q_d,$$
 $x = \begin{bmatrix} e \\ \dot{q} \end{bmatrix},$ (4.3)

можно переписать следующим образом

$$\dot{x} = f(x),\tag{4.4}$$

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

Подп. и дата

Взам. инв. №

Подп. и дата

 $KСУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

где

Инв. № дубл.

 $_{IHB.}~N^{\underline{o}}$

подл.

Инв. №

$$f(x) = \begin{bmatrix} \dot{q} \\ -M^{-1}(e) \left(K_p e + K_d \dot{q} + C(e, \dot{q}) \dot{q} \right) \end{bmatrix}. \tag{4.5}$$

Заметим, что равновесным состоянием системы (4.4) является точка $x_0 = [0\ 0\ \dots\ 0]^T$, так как $f(x_0) = [0\ 0\ \dots\ 0]^T$.

Рассмотрим следующую функцию Ляпунова:

$$V(x) = \frac{1}{2}\dot{q}^{T}M(e)\dot{q} + \frac{1}{2}e^{T}K_{p}e.$$
 (4.6)

Ее производная по времени*

$$\frac{d}{dt}V(x) = \dot{q}^{T}M(e)\ddot{q} + \dot{q}^{T}\frac{d}{dt}\left(\frac{1}{2}M(e)\right)\dot{q} + \dot{e}^{T}K_{p}e =
= \dot{q}^{T}\left(\tau_{e} - C(q,\dot{q})\dot{q} - G(q) - t_{f}(\dot{q})\right) + \dot{q}^{T}\frac{d}{dt}\left(\frac{1}{2}M(q)\right)\dot{q} + \dot{q}^{T}K_{p}e =
= \dot{q}^{T}\left(\tau_{e} - G(q) - t_{f}(\dot{q}) + K_{p}e\right) + \dot{q}^{T}\left(\frac{d}{dt}\left(\frac{1}{2}M(q)\right) - C(q,\dot{q})\right)\dot{q} =
= \dot{q}^{T}\left(K_{p}(q_{d} - q) - K_{d}\dot{q} + G(q) + t_{f}(\dot{q}) - G(q) - t_{f}(\dot{q}) + K_{p}(q - q_{d})\right) =
= -\dot{q}^{T}K_{d}\dot{q} < 0$$
(4.7)

при $x \neq x_0$ и равна нулю при $x = x_0$. Следовательно, по 2-ой теореме Ляпунова состояние системы $x = x_0$, при котором, к слову сказать, $q = q_d$ и $\dot{q} = [0 \ 0 \ \dots \ 0]^T$, является асимптотически устойчивым.

4.3 Система управления процессом следования по траектории

Для системы управления процессом следования роботом по траектории, описываемой вектор-функцией $q_d(t) = [q_{d1}(t) \ q_{d2}(t) \ q_{d3}(t) \ q_{d4}(t) \ q_{d5}(t)]^T$, возьмем следующий закон управления:

$$\tau_e = M(q)(\ddot{q}_d + K_d(\dot{q}_d - \dot{q}) + K_p(q_d - q)) + C(q, \dot{q})\dot{q} + G(q) + t_f(\dot{q}), \tag{4.8}$$

где $K_d = const$ и $K_p = const$.

* В представленных ниже выкладках учтен тот факт, что матрица $(0.5M(q)) - C(q,\dot{q})$ является кососимметричной.

Изм Лист № докум. Подп. Дата

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

С учетом его и уравнения (2.70) модель замкнутой системы опишется следующим выражением:

$$M(q)(\ddot{q}_d - \ddot{q} + K_d(\dot{q}_d - \dot{q}) + K_p(q_d - q)) = 0, \tag{4.9}$$

которое после деления на M(q) и применения обозначения

$$\varepsilon = q_d - q \tag{4.10}$$

может быть переписано в виде:

$$\ddot{\varepsilon} + K_d \dot{\varepsilon} + K_p \varepsilon = 0. \tag{4.11}$$

Согласно последнему уравнению, использование закона управления (4.8) дает возможность полностью определять поведение робота значениями матриц K_p и K_d .

В данной работе матрицы K_p и K_d были выбраны диагональными:

$$K_p = \text{diag}\{k_{pi}\}, \qquad K_d = \text{diag}\{k_{di}\},$$
 (4.12)

потому что это позволяет «разбить» уравнение (4.11) на 5 независимых дифференциальных уравнений, а их компоненты — положительными:

$$k_{pi} > 0, \ k_{di} > 0, \ \forall i = \overline{1,5},$$
 (4.13)

так как при этом система получается устойчивой (все 5 уравнений получаются имеющими корни только с отрицательной вещественной частью).

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Взам. инв. №

Подп. и дата

Инв. № подл.

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

	Заключение		
	Текст заключения		
П			
и дата			
Подп. и дата			
.6л.			
Инв. № дубл.			
Взам. инв. №			
Подп. и дата			
Подп			
подл.			
Инв. № подл.	Изм Лист № докум. Подп. Дата	КСУИ.101.4135.001 ПЗ	Лист 32
Ш	Изм Лист № докум. Подп. Дата	Копировал	Формат А4

Список использованных источников

- 1 KUKA YOUBOT. URL: http://www.technomatix.ru/kuka-youbot (дата обращения: 08.03.2017).
- 2 YouBot Detailed Specifications. — URL: http://www.youbotstore.com/wiki/index.php/YouBot_Detailed_Specifications (дата обращения: 04.04.2017).

Подп. и дата		
Инв. № дубл.		
Взам. инв. №		
Подп. и дата		
юдл.		
Инв. № подл.	— — — — — — — — — —	Лист 33
	Копировал	Формат А4

Приложение A (рекомендуемое)

Матрицы однородного преобразования

Матрицей однородного преобразования ${}^{i}A_{j}$ называется матрица размера 4×4 , служащая для описания смещения и поворота СК $Ox_{j}y_{j}z_{j}$ относительно СК $Ox_{i}y_{i}z_{i}$ и имеющая следующую структуру:

$${}^{i}A_{j} = \begin{bmatrix} {}^{i}R_{j} & r_{i,j}^{i} \\ O_{1\times 3} & 1 \end{bmatrix}, \tag{A.1}$$

где $O_{1\times 3} = [0\ 0\ 0].$

Подп. и дата

Инв. № дубл.

инв.

Взам.

подл.

AHB. №

Принципы ее использования поясняет следующий пример.

Рассмотрим рисунок А.1. Чтобы найти координаты точки C относительно $Ox_0y_0z_0$ при известных векторах r_C^2 , $r_{0,1}^0$ и $r_{1,2}^1$ и поворотах всех СК друг относительно друга, могут быть использованы следующие выражения:

$$\begin{cases} r_C^0 = {}^{0}R_1r_C^1 + r_{0,1}^0 \\ r_C^1 = {}^{1}R_2r_C^2 + r_{1,2}^1 \end{cases} \Rightarrow r_C^0 = {}^{0}R_1{}^{1}R_2r_C^2 + {}^{0}R_1r_{1,2}^1 + r_{0,1}^0$$
 (A.2)

где $r_C^0,\,r_C^1,\,r_C^2$ — радиус-векторы точки C в $Ox_0y_0z_0,\,Ox_1y_1z_1$ и $Ox_2y_2z_2$ соответственно. В это же время можно воспользоваться и матрицами 0A_1 и 1A_2 :

$$\begin{cases}
\begin{bmatrix} r_{C}^{0} \\ 1 \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} {}^{0}R_{1} & r_{0,1}^{0} \\ {}^{0}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}} \begin{bmatrix} r_{C}^{1} \\ 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} {}^{0}R_{1}r_{C}^{1} + r_{0,1}^{0} \\ {}^{1}L_{2} \end{bmatrix} \Rightarrow \\
\begin{bmatrix} r_{C}^{1} \\ 1 \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} {}^{1}R_{2} & r_{1,2}^{1} \\ {}^{0}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{1}A_{2}} \begin{bmatrix} r_{C}^{2} \\ 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} {}^{1}R_{2}r_{C}^{2} + r_{1,2}^{1} \\ {}^{1}L_{2} \end{bmatrix} \Rightarrow \\
\Rightarrow \begin{bmatrix} r_{C}^{0} \\ 1 \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} {}^{0}R_{1} & r_{0,1}^{0} \\ {}^{0}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}} \underbrace{\begin{bmatrix} {}^{1}R_{2} & r_{1,2}^{1} \\ {}^{0}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{2}} \begin{bmatrix} r_{C}^{2} \\ 1 \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} {}^{0}R_{1} & r_{0,1}^{0} \\ {}^{0}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}} \underbrace{\begin{bmatrix} {}^{1}R_{2}r_{C}^{2} + r_{1,2}^{1} \\ {}^{0}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}} = \underbrace{\begin{bmatrix} {}^{0}R_{1}^{1}R_{2}r_{C}^{2} + {}^{0}R_{1}r_{1,2}^{1} + r_{0,1}^{0} \\ {}^{1}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}} \begin{bmatrix} {}^{1}R_{2}r_{C}^{2} + {}^{0}R_{1}r_{1,2}^{1} + r_{0,1}^{0} \\ {}^{1}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}}$$

$$= \begin{bmatrix} {}^{0}R_{1}^{1}R_{2}r_{C}^{2} + {}^{0}R_{1}r_{1,2}^{1} + r_{0,1}^{0} \\ {}^{1}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}} \begin{bmatrix} {}^{1}R_{2}R_{2}r_{C}^{2} + {}^{0}R_{1}r_{1,2}^{1} + r_{0,1}^{0} \\ {}^{1}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}}$$

$$= \begin{bmatrix} {}^{0}R_{1}^{1}R_{2}r_{C}^{2} + {}^{0}R_{1}r_{1,2}^{1} + r_{0,1}^{0} \\ {}^{1}L_{3} & 1 \end{bmatrix}}_{{}^{0}A_{1}} \begin{bmatrix} {}^{1}R_{2}R_{2}R_{1}^{2} + {}^{0}R_{1}R_{1,2}^{2} + {}^{0}R_{1}R_{1,2}^{$$

Дополнительная информация о матрицах однородного преобразования доступна, например, в [].

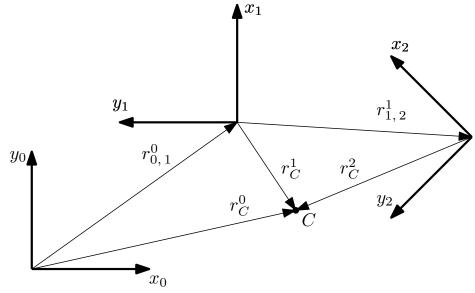


Рисунок А.1 – Системы координат из пояснительного примера.

Подп. и дата		
Инв. № дубл.		
Взам. инв. №		
Подп. и дата		
Инв. № подл.		
Инв. Ј		<i>Лист</i> 35

Приложение Б (рекомендуемое)

Терминология относительных измерений

Относительно координат некоторых векторов, являющихся в большинстве своем некоторыми кинематическими величинами, в тексте документа можно встретить указания на то, что они получены (или отсчитаны) «... относительно такой-то системы координат...» и при этом «... выражены относительно такой-то системы координат...». Это приложение разъясняет смысл данных фраз нижеследующим простым примером.

Рассмотрим рисунок Б.1. На нем изображены стоящий неподвижно куст, тележка, катящаяся со скоростью $v=1\,\mathrm{m/c}$, облако, движущееся со скоростью $u=3\,\mathrm{m/c}$, и жестко связанные с ними правосторонние системы координат $Ox_0y_0z_0,\,Ox_1y_1z_1$ и $Ox_2y_2z_2$. Опишем скорость движения облака вектором V. В зависимости от своего физического смысла он будет иметь разные координаты. Наглядно это демонстрирует таблица Б.1.

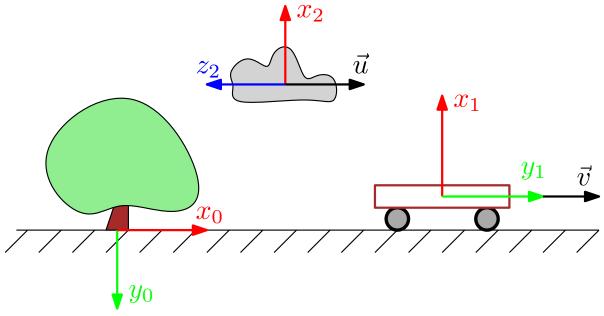


Рисунок Б.1 – Воображаемая ситуация из пояснительного примера.

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Подп. и

Инв. № дубл.

инв.

Взам. 1

и дата

Подп.

Инв. № подл.

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

Таблица Б.1 – Координаты вектора V в зависимости от его физического смысла.

Смысл вектора V	Значение V^T
Скорость $Ox_2y_2z_2$ относительно $Ox_0y_0z_0$, выраженная относительно $Ox_0y_0z_0$	$\begin{bmatrix} 3 & 0 & 0 \end{bmatrix}$
Скорость $Ox_2y_2z_2$ относительно $Ox_0y_0z_0$, выраженная относительно $Ox_1y_1z_1$	[0 3 0]
Скорость $Ox_2y_2z_2$ относительно $Ox_0y_0z_0$, выраженная относительно $Ox_2y_2z_2$	$\begin{bmatrix} 0 & 0 & -3 \end{bmatrix}$
Скорость $Ox_2y_2z_2$ относительно $Ox_1y_1z_1$, выраженная относительно $Ox_0y_0z_0$	$\begin{bmatrix} 2 & 0 & 0 \end{bmatrix}$
Скорость $Ox_2y_2z_2$ относительно $Ox_1y_1z_1$, выраженная относительно $Ox_1y_1z_1$	$\begin{bmatrix} 0 & 2 & 0 \end{bmatrix}$
Скорость $Ox_2y_2z_2$ относительно $Ox_1y_1z_1$, выраженная относительно $Ox_2y_2z_2$	$\begin{bmatrix} 0 & 0 & -2 \end{bmatrix}$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Подп. и дата

Взам. инв. №

Подп. и дата

Инв. № подл.

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

Приложение В (рекомендуемое)

Дополнительные пояснения к порядку расчета матрицы инерции

Рассмотрим следующие два математических выражения:

$$\begin{bmatrix} a_1 & a_2 & a_3 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} b_{11} & b_{12} & b_{13} \\ b_{21} & b_{22} & b_{23} \\ b_{31} & b_{32} & b_{33} \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} a_1 \\ a_2 \\ a_3 \end{bmatrix} = b_{11}a_1^2 + b_{22}a_2^2 + b_{33}a_3^2 + b_{32}a_2^2 + b_{32}a_2^2$$

$$\begin{bmatrix} a_1 & a_2 & a_3 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} c_{11} & c_{12} & c_{13} \\ c_{12} & c_{22} & c_{23} \\ c_{13} & c_{23} & c_{33} \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} a_1 \\ a_2 \\ a_3 \end{bmatrix} = c_{11}a_1^2 + c_{22}a_2^2 + c_{33}a_3^2 + c_{23}a_2a_3 + c_{23}a_2a_3$$

$$+ 2c_{12}a_1a_2 + 2c_{13}a_1a_3 + 2c_{23}a_2a_3.$$
 (B.2)

Легко видеть, что при выполнении равенств

Подп. и дата

Инв. № дубл.

Взам. инв. №

Инв. № подл.

$$c_{11} = b_{11}, \quad c_{22} = b_{22}, \quad c_{33} = b_{33},$$
 (B.3)

$$c_{12} = 0.5(b_{12} + b_{21}), \quad c_{13} = 0.5(b_{13} + b_{31}), \quad c_{23} = 0.5(b_{23} + b_{32})$$
 (B.4)

выражения (В.1) и (В.2) тоже будут равны.

Подобная ситуация наблюдается и в отношении матриц $\mathcal{D}(q)$ и D(q).

Получение и использование математической модели плоского двухзвенного манипулятора

Для пояснения описанных в документе действий составим и подробно распишем математическую модель плоского двухзвенного манипулятора, показанного на рисунке Γ .1.

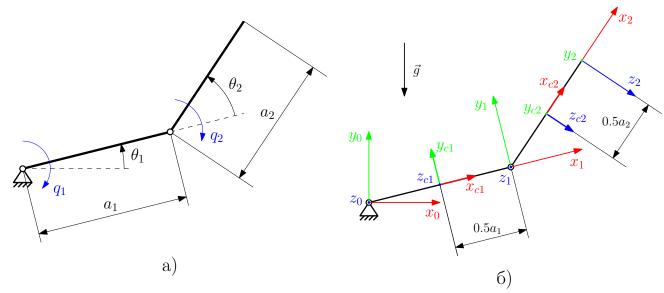


Рисунок Г.1 – Схемы рассматриваемого манипулятора: а — кинематическая; б — демонстрирующая расположение барицентрических СК и СК КП.

Значения некоторых из динамических параметров звеньев:

$$r_{1,c1}^{1} = \begin{bmatrix} -0.5a_{1} \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}, \quad \mathcal{I}_{1}^{1} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{m_{1}a_{1}^{2}}{3} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{m_{1}a_{1}^{2}}{3} \end{bmatrix},$$

$$r_{2,c2}^{2} = \begin{bmatrix} -0.5a_{2} \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}, \quad \mathcal{I}_{2}^{2} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{m_{2}a_{2}^{2}}{3} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{m_{2}a_{2}^{2}}{3} \end{bmatrix}.$$

$$(\Gamma.1)$$

$$r_{2,c2}^2 = \begin{bmatrix} -0.5a_2 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}, \quad \mathcal{I}_2^2 = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{m_2 a_2^2}{3} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{m_2 a_2^2}{3} \end{bmatrix}. \tag{\Gamma.2}$$

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

Подп. и дата

Инв. № дубл.

инв.

Взам. 1

Подп.

подл.

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

Параметры Денавита-Хартенберга, характеризующие взаимное расположение показанных на рисунке Γ .1 СК, приведены в таблице Γ .1, где δ_1 и δ_2 — некоторые константы. Вектор ускорения свободного падения, выраженный в неподвижной СК равен

$$g_0 = \begin{bmatrix} 0 \\ -g \\ 0 \end{bmatrix}. \tag{\Gamma.3}$$

Таблица Г.1 – Параметры Денавита-Хартенберга

3вено, i	a_i	α_i	d_i	θ_i
1	a_1	0	0	$\delta_1 - q_1$
2	a_2	$\pi/2$	0	$\delta_2 - q_2$

Матрицы однородных преобразований и проч.*:

$${}^{0}A_{1} = \begin{bmatrix} c_{1} & -s_{1} & 0 & a_{1}c_{1} \\ s_{1} & c_{1} & 0 & a_{1}s_{1} \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, \quad {}^{0}R_{1} = \begin{bmatrix} c_{1} & -s_{1} & 0 \\ s_{1} & c_{1} & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, \quad r_{0,1}^{0} = \begin{bmatrix} a_{1}c_{1} \\ a_{1}s_{1} \\ 0 \end{bmatrix}, \quad (\Gamma.4)$$

$${}^{1}A_{2} = \begin{bmatrix} c_{2} & 0 & s_{2} & a_{2}c_{2} \\ s_{2} & 0 & -c_{2} & a_{2}s_{2} \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, \quad {}^{1}R_{2} = \begin{bmatrix} c_{2} & 0 & s_{2} \\ s_{2} & 0 & -c_{2} \\ 0 & 1 & 0 \end{bmatrix}, \quad r_{0,1}^{0} = \begin{bmatrix} a_{2}c_{2} \\ a_{2}s_{2} \\ 0 \end{bmatrix}, \quad (\Gamma.5)$$

$${}^{0}A_{2} = {}^{0}A_{1}{}^{1}A_{2} = \begin{bmatrix} c_{12} & 0 & s_{12} & a_{2}c_{12} + a_{1}c_{1} \\ s_{12} & 0 & -c_{12} & a_{2}s_{12} + a_{1}s_{1} \\ 0 & 1 & 0 & 1 \end{bmatrix}, \quad {}^{0}R_{2} = \begin{bmatrix} c_{12} & 0 & s_{12} \\ s_{12} & 0 & -c_{12} \\ 0 & 1 & 0 \end{bmatrix}. \quad (\Gamma.6)$$

Иллюстрирующий правильность их расчета пример показан на рисунке Г.2.

$$\theta_{12} = \theta_1 + \theta_2.$$

Изм	Лист	№ докум.	Подп.	Дата

Взам. инв. №

^{*} В пределах данного приложения принято следующее дополнительное обозначение:

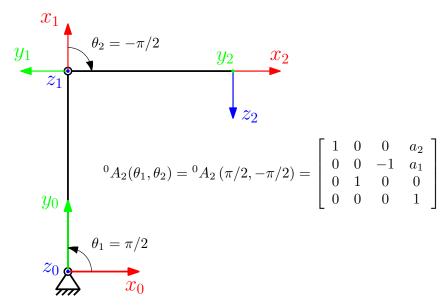


Рисунок Г.2 – Пример, проверяющий решение ПЗК для рассматриваемого манипулятора.

Некоторые подготовительные вычисления:

$$r_{0,1}^{1} = {}^{0}R_{1}^{T} \cdot r_{0,1}^{0} = \begin{bmatrix} a_{1} \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}, \quad g_{1} = {}^{0}R_{1}^{T} \cdot g_{0} = \begin{bmatrix} -gs_{1} \\ -gc_{1} \\ 0 \end{bmatrix}, \quad z_{1}^{0} = {}^{0}R_{1} \cdot z_{1}^{1} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix}, \quad (\Gamma.7)$$

$$r_{0,2}^2 = {}^{0}R_2^T \cdot r_{0,2}^0 = \begin{bmatrix} a_2 + a_1 c_2 \\ 0 \\ a_1 s_2 \end{bmatrix}, \quad g_2 = {}^{0}R_2^T \cdot g_0 = \begin{bmatrix} -g s_{12} \\ 0 \\ g c_{12} \end{bmatrix}.$$
 (Γ.8)

$$J_{v1} = \begin{bmatrix} z_0^0 \times (r_{0,1}^0 - r_{0,0}^0) & \mathbf{0} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -a_1 s_1 & 0 \\ a_1 c_1 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \tag{\Gamma.9}$$

$$J_{v2} = \begin{bmatrix} z_0^0 \times (r_{0,2}^0 - r_{0,0}^0) & z_1^0 \times (r_{0,2}^0 - r_{0,1}^0) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -a_2 s_{12} - a_1 s_1 & -a_2 s_{12} \\ a_2 c_{12} + a_1 c_1 & a_2 c_{12} \\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \quad (\Gamma.10)$$

$$J_{\omega 1} = \begin{bmatrix} z_0^0 & \mathbf{0} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ 1 & 0 \end{bmatrix}, \qquad J_{\omega 2} = \begin{bmatrix} z_0^0 & z_1^0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ 1 & 1 \end{bmatrix}. \tag{\Gamma.11}$$

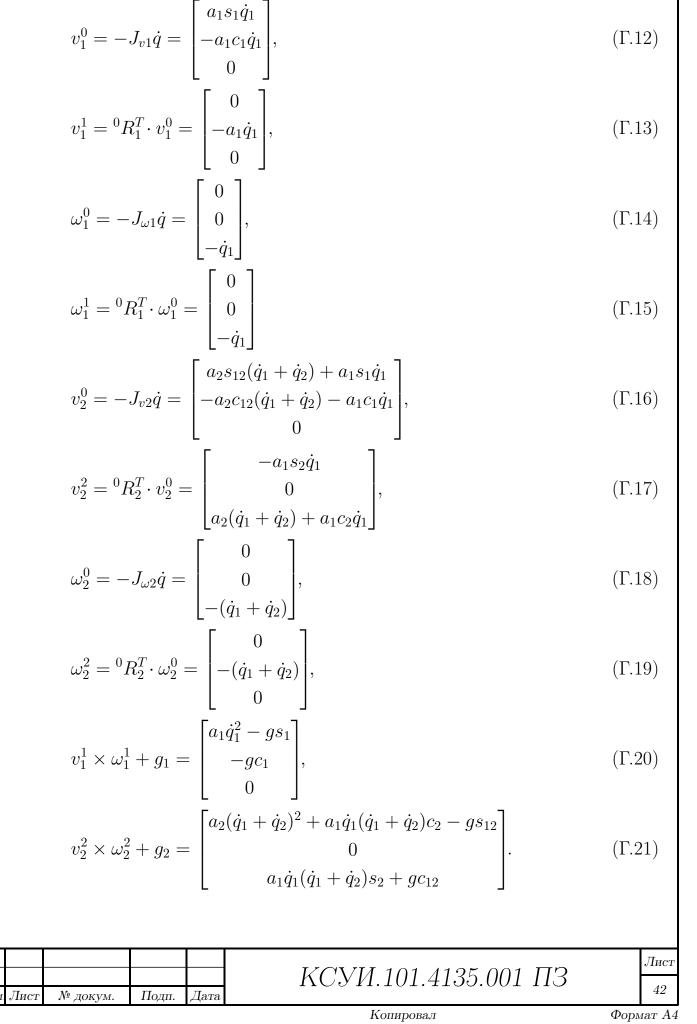
Изм Лист № докум. Подп. Дата

Взам. инв. №

Подп. и дата

Инв. № подл.

КСУИ.101.4135.001 ПЗ



Подп. и дата

Инв. № дубл.

Взам. инв. №

Подп. и дата

Инв. № подл.

Расчет составляющих функции Лагранжа:

$$L_{1,1} = \frac{1}{2} (v_1^1)^T v_1^1 + g_1^T r_{0,1}^1 = \frac{1}{2} a_1^2 \dot{q}_1^2 - a_1 g s_1, \tag{\Gamma.22}$$

$$L_{1,2} = x\{v_1^1 \times \omega_1^1 + g_1\} = a_1\dot{q}_1^2 - gs_1, \tag{\Gamma.23}$$

$$L_{1,3} = y\{v_1^1 \times \omega_1^1 + g_1\} = -gc_1, \tag{\Gamma.24}$$

$$L_{1,4} = z\{v_1^1 \times \omega_1^1 + g_1\} = 0, \tag{\Gamma.25}$$

$$L_{1,5} = \frac{1}{2} \left(x \{ \omega_1^1 \} \right)^2 = 0, \tag{\Gamma.26}$$

$$L_{1,6} = \frac{1}{2} \left(y\{\omega_1^1\} \right)^2 = 0, \tag{\Gamma.27}$$

$$L_{1,7} = \frac{1}{2} \left(z \{ \omega_1^1 \} \right)^2 = \frac{1}{2} \dot{q}_1^2, \tag{\Gamma.28}$$

$$L_{1,8} = x\{\omega_1^1\} \cdot y\{\omega_1^1\} = 0, \tag{\Gamma.29}$$

$$L_{1,9} = x\{\omega_1^1\} \cdot z\{\omega_1^1\} = 0, \tag{\Gamma.30}$$

$$L_{1,10} = x\{\omega_1^1\} \cdot z\{\omega_1^1\} = 0, \tag{\Gamma.31}$$

$$L_{2,1} = \frac{1}{2} (v_2^2)^T v_2^2 + g_2^T r_{0,2}^2 = \frac{1}{2} (a_1 \dot{q}_1 s_2)^2 + \frac{1}{2} (a_2 (\dot{q}_1 + \dot{q}_2) + a_1 \dot{q}_1 c_2)^2 - (\Gamma.32)$$

$$-gs_{12}(a_2+a_1c_2)+a_1gs_2c_{12}, (\Gamma.33)$$

$$L_{2,2} = x\{v_2^2 \times \omega_2^2 + g_2\} = a_2(\dot{q}_1 + \dot{q}_2)^2 + a_1\dot{q}_1(\dot{q}_1 + \dot{q}_2)c_2 - gs_{12}, \tag{\Gamma.34}$$

$$L_{2,3} = y\{v_2^2 \times \omega_2^2 + g_2\} = 0, \tag{\Gamma.35}$$

$$L_{2,4} = z\{v_2^2 \times \omega_2^2 + g_2\} = a_1\dot{q}_1(\dot{q}_1 + \dot{q}_2)s_2 + gc_{12}, \tag{\Gamma.36}$$

$$L_{2,5} = \frac{1}{2} \left(x \{ \omega_2^2 \} \right)^2 = 0, \tag{\Gamma.37}$$

$$L_{2,6} = \frac{1}{2} (y\{\omega_2^2\})^2 = \frac{1}{2} (\dot{q}_1 + \dot{q}_2)^2, \tag{\Gamma.38}$$

$$L_{2,7} = \frac{1}{2} \left(z \{ \omega_2^2 \} \right)^2 = 0, \tag{\Gamma.39}$$

$$L_{2,8} = x\{\omega_2^2\} \cdot y\{\omega_2^2\} = 0, \tag{\Gamma.40}$$

$$L_{2,9} = x\{\omega_2^2\} \cdot z\{\omega_2^2\} = 0, \tag{\Gamma.41}$$

$$L_{2.10} = x\{\omega_2^2\} \cdot z\{\omega_2^2\} = 0. \tag{\Gamma.42}$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Инв. № дубл.

инв. $N^{\underline{o}}$

Взам.

Подп. и дата

Инв. № подл.

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$

Расчет компонент регрессора:

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,1}\} = \frac{d}{dt} \frac{\partial L_{1,1}}{\partial \dot{q}_1} - \frac{\partial L_{1,1}}{\partial q_1} = a_1^2 \ddot{q}_1 - a_1 g c_1, \tag{\Gamma.43}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,2}\} = \frac{d}{dt} \frac{\partial L_{1,2}}{\partial \dot{q}_1} - \frac{\partial L_{1,2}}{\partial q_1} = 2a_1 \ddot{q}_1 - gc_1, \tag{\Gamma.44}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,3}\} = gs_1, \tag{\Gamma.45}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,4}\} = 0, \tag{\Gamma.46}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,5}\} = 0,\tag{\Gamma.47}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,6}\} = 0, \tag{\Gamma.48}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,7}\} = \ddot{q}_1,\tag{\Gamma.49}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,8}\} = 0, \tag{\Gamma.50}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,9}\} = 0, \tag{\Gamma.51}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{1,10}\} = 0,\tag{\Gamma.52}$$

$$\mathcal{L}_{1}\{L_{2,1}\} = \frac{d}{dt} \frac{\partial L_{2,1}}{\partial \dot{q}_{1}} - \frac{\partial L_{2,1}}{\partial q_{1}} = (a_{1}^{2} + a_{2}^{2} + 2a_{1}a_{2}c_{2})\ddot{q}_{1} + (a_{2}^{2} + a_{1}a_{2}c_{2})\ddot{q}_{2} + + 2a_{1}a_{2}\dot{q}_{2}s_{2}\dot{q}_{1} + a_{1}a_{2}\dot{q}_{2}s_{2}\dot{q}_{2} - a_{2}gc_{12} - a_{1}gc_{1},$$
 (Γ.53)

$$\mathcal{L}_1\{L_{2,2}\} = \frac{d}{dt} \frac{\partial L_{2,2}}{\partial \dot{q}_1} - \frac{\partial L_{2,2}}{\partial q_1} = 2(a_2 + a_1 c_2)\ddot{q}_1 + (2a_2 + a_1 c_2)\ddot{q}_2 +$$

$$+2a_1\dot{q}_2s_2\dot{q}_1+a_1\dot{q}_2s_2\dot{q}_2-gc_{12}, \qquad (\Gamma.54)$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{2,3}\} = 0,\tag{\Gamma.55}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{2,4}\} = 2a_1s_2\ddot{q}_1 + a_1s_2\ddot{q}_2 - 2a_1\dot{q}_2c_2\dot{q}_1 - a_1c_2\dot{q}_2^2 - gs_{12},\tag{\Gamma.56}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{2.5}\} = 0,\tag{\Gamma.57}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{2,6}\} = \ddot{q}_1 + \ddot{q}_2,\tag{\Gamma.58}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{2,7}\} = 0, \tag{\Gamma.59}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{2,8}\} = 0,\tag{\Gamma.60}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{2,9}\} = 0, \tag{\Gamma.61}$$

$$\mathcal{L}_1\{L_{2,10}\} = 0,\tag{\Gamma.62}$$

Инв. № дубл.

 $_{IHB.}~N^{\underline{o}}$

Взам. 1

Подп. и дата

Инв. № подл.

$$\mathcal{L}_{2}\{L_{2,1}\} = \frac{d}{dt} \frac{\partial L_{2,1}}{\partial \dot{q}_{2}} - \frac{\partial L_{2,1}}{\partial q_{2}} = (a_{2}^{2} + a_{1}a_{2}c_{2})\ddot{q}_{1} + a_{2}^{2}\ddot{q}_{2} - a_{1}a_{2}\dot{q}_{1}s_{2}\dot{q}_{1} - a_{2}gc_{12}, \qquad (\Gamma.63)$$

$$\mathcal{L}_{2}\{L_{2,2}\} = \frac{d}{dt} \frac{\partial L_{2,2}}{\partial \dot{q}_{2}} - \frac{\partial L_{2,2}}{\partial q_{2}} = (2a_{2} + a_{1}c_{2})\ddot{q}_{1} + 2a_{2}\ddot{q}_{2} - a_{1}\dot{q}_{1}s_{2}\dot{q}_{1} - gc_{12}, \qquad (\Gamma.64)$$

$$\mathcal{L}_{2}\{L_{2,3}\} = 0, \qquad (\Gamma.65)$$

$$\mathcal{L}_{2}\{L_{2,4}\} = a_{1}s_{2}\ddot{q}_{1} + a_{1}\dot{q}_{1}c_{2}\dot{q}_{1} - gs_{12}, \qquad (\Gamma.66)$$

$$\mathcal{L}_{2}\{L_{2,5}\} = 0, \qquad (\Gamma.67)$$

$$\mathcal{L}_{2}\{L_{2,6}\} = \ddot{q}_{1} + \ddot{q}_{2}, \qquad (\Gamma.68)$$

$$\mathcal{L}_{2}\{L_{2,7}\} = 0, \qquad (\Gamma.69)$$

 $\mathcal{L}_2\{L_{2,8}\} = 0, \tag{\Gamma.70}$

$$\mathcal{L}_2\{L_{2,9}\} = 0, \tag{\Gamma.71}$$

$$\mathcal{L}_2\{L_{2,10}\} = 0. \tag{\Gamma.72}$$

Уравнения движения робота с учетом (Γ .43)–(Γ .72):

$$\begin{cases}
m_{1}\mathcal{L}_{1}\{L_{1,1}\} + m_{1}x_{c1}\mathcal{L}_{1}\{L_{1,2}\} + m_{1}y_{c1}\mathcal{L}_{1}\{L_{1,3}\} + I_{1,zz}\mathcal{L}_{1}\{L_{1,7}\} + \\
+ m_{2}\mathcal{L}_{1}\{L_{2,1}\} + m_{2}x_{c2}\mathcal{L}_{1}\{L_{2,2}\} + m_{2}z_{c2}\mathcal{L}_{1}\{L_{2,4}\} + I_{2,yy}\mathcal{L}_{1}\{L_{2,6}\} = \tau_{1} \\
m_{2}\mathcal{L}_{2}\{L_{2,1}\} + m_{2}x_{c2}\mathcal{L}_{2}\{L_{2,2}\} + m_{2}z_{c2}\mathcal{L}_{2}\{L_{2,4}\} + I_{2,yy}\mathcal{L}_{2}\{L_{2,6}\} = \tau_{2}
\end{cases} (\Gamma.73)$$

$$\begin{cases} \bar{d}_{11}\ddot{q}_1 + \bar{d}_{12}\ddot{q}_2 + \bar{c}_{11}\dot{q}_1 + \bar{c}_{12}\dot{q}_2 + \bar{g}_{11} = \tau_1 \\ \bar{d}_{21}\ddot{q}_1 + \bar{d}_{22}\ddot{q}_2 + \bar{c}_{21}\dot{q}_1 + \bar{c}_{22}\dot{q}_2 + \bar{g}_{21} = \tau_2 \end{cases}$$

$$(\Gamma.74)$$

где

Инв. № дубл.

инв. $N^{\underline{o}}$

Взам.

Подп. и дата

Инв. № подл.

$$\bar{d}_{11} = m_1 a_1^2 + 2m_1 x_{c_1} a_1 + I_{1,zz} + m_2 (a_1^2 + a_2^2 + 2a_1 a_2 c_2) + + 2m_2 x_{c2} (a_2 + a_1 c_2) + 2m_2 z_{c2} a_1 s_2 + I_{2,yy},$$
 (Γ.75)

$$\bar{d}_{12} = m_2(a_2^2 + a_1 a_2 c_2) + m_2 x_{c2}(2a_2 + a_1 c_2) + m_2 z_{c2} a_1 s_2 + I_{2,yy}, \qquad (\Gamma.76)$$

$$\bar{d}_{21} = m_2(a_2^2 + a_1 a_2 c_2) + m_2 x_{c2}(2a_2 + a_1 c_2) + m_2 z_{c2} a_1 s_2 + I_{2,yy}, \qquad (\Gamma.77)$$

$$\bar{d}_{22} = m_2 a_2^2 + 2m_2 x_{c2} a_2 + I_{2,yy}, \tag{\Gamma.78}$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

$$\bar{c}_{11} = 2m_2 a_1 a_2 \dot{q}_2 s_2 + 2m_2 x_{c2} a_1 \dot{q}_2 s_2 - 2m_2 z_{c2} a_1 \dot{q}_2 c_2, \tag{\Gamma.79}$$

$$\bar{c}_{12} = m_2 a_1 a_2 \dot{q}_2 s_2 + m_2 x_{c2} a_1 \dot{q}_2 s_2 - m_2 z_{c2} a_1 \dot{q}_2 c_2, \tag{\Gamma.80}$$

$$\bar{c}_{21} = -m_2 a_1 a_2 \dot{q}_1 s_2 - m_2 x_{c2} a_1 \dot{q}_1 s_2 + m_2 z_{c2} a_1 \dot{q}_1 c_2, \tag{\Gamma.81}$$

$$\bar{c}_{22} = 0, \tag{\Gamma.82}$$

$$\bar{g}_{11} = -m_1 a_1 g c_1 - m_1 x_{c1} g c_1 + m_1 y_{c1} g s_1 - m_2 (a_2 g c_{12} + a_1 g c_1) - m_2 x_{c2} g c_{12} - m_2 z_{c2} g s_{12}, \tag{\Gamma.83}$$

$$\bar{g}_{21} = -m_2 a_2 g c_{12} - m_2 x_{c2} g c_{12} - m_2 z_{c2} g s_{12}. \tag{\Gamma.84}$$

Матрицы $D(q), C(q, \dot{q})$ и G(q), с помощью которых они могут быть представлены в матричном виде равны

$$D(q) = \begin{bmatrix} \bar{d}_{11} & \bar{d}_{12} \\ \bar{d}_{21} & \bar{d}_{22} \end{bmatrix}, \qquad C(q, \dot{q}) = \begin{bmatrix} \bar{c}_{11} & \bar{c}_{12} \\ \bar{c}_{21} & \bar{c}_{22} \end{bmatrix}, \qquad G(q) = \begin{bmatrix} \bar{g}_{11} \\ \bar{g}_{21} \end{bmatrix}. \tag{\Gamma.85}$$

Пользуясь случаем можно убедиться в том, что формулы из раздела 2.2.4 дают с дополнительным замечанием, о котором будет сказано ниже, такой же результат:

$$J_{x1} = -\left(J_{v1}^{\{3\}}\right)^T J_{\omega 1}^{\{2\}} + \left(J_{v1}^{\{2\}}\right)^T J_{\omega 1}^{\{3\}} = \begin{bmatrix} a_1 c_1 & 0\\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \tag{\Gamma.86}$$

$$J_{y1} = \left(J_{v1}^{\{3\}}\right)^T J_{\omega 1}^{\{1\}} - \left(J_{v1}^{\{1\}}\right)^T J_{\omega 1}^{\{3\}} = \begin{bmatrix} a_1 s_1 & 0\\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \tag{\Gamma.87}$$

$$J_{z1} = -\left(J_{v1}^{\{2\}}\right)^T J_{\omega 1}^{\{1\}} + \left(J_{v1}^{\{1\}}\right)^T J_{\omega 1}^{\{2\}} = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \tag{\Gamma.88}$$

$$J_{x2} = -\left(J_{v2}^{\{3\}}\right)^T J_{\omega 2}^{\{2\}} + \left(J_{v2}^{\{2\}}\right)^T J_{\omega 2}^{\{3\}} = \begin{bmatrix} a_2 c_{12} + a_1 c_1 & a_2 c_{12} + a_1 c_1 \\ a_2 c_{12} & a_2 c_{12} \end{bmatrix}, \quad (\Gamma.89)$$

$$J_{y2} = \left(J_{v2}^{\{3\}}\right)^T J_{\omega 2}^{\{1\}} - \left(J_{v2}^{\{1\}}\right)^T J_{\omega 2}^{\{3\}} = \begin{bmatrix} a_2 s_{12} + a_1 s_1 & a_2 s_{12} + a_1 s_1 \\ a_2 s_{12} & a_2 s_{12} \end{bmatrix}, \quad (\Gamma.90)$$

$$J_{z2} = -\left(J_{v2}^{\{2\}}\right)^T J_{\omega 2}^{\{1\}} + \left(J_{v2}^{\{1\}}\right)^T J_{\omega 2}^{\{2\}} = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \tag{\Gamma.91}$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Инв. № дубл.

инв.

Взам.

подл.

Инв. №

КСУИ.101.4135.001 ПЗ

$$r_{1,c1}^{0} = {}^{0}R_{1}r_{1,c1}^{1} = \begin{bmatrix} x_{c1}c_{1} - y_{c1}s_{1} \\ x_{c1}s_{1} + y_{c1}c_{1} \\ z_{c1} \end{bmatrix}, \quad r_{2,c2}^{0} = {}^{0}R_{2}r_{2,c2}^{2} = \begin{bmatrix} x_{c2}c_{12} + z_{c2}s_{12} \\ x_{c2}s_{12} + z_{c2}c_{12} \\ y_{c2} \end{bmatrix}, \quad (\Gamma.92)$$

$$\mathcal{D}(q) = \sum_{i=1}^{2} \left(m_i J_{vi}^T J_{vi} + J_{\omega i}^T {}^{0} R_i \mathcal{I}_{i}^{i} {}^{0} R_i^T J_{\omega i} + 2 \cdot x \{ m_i r_{i, ci}^{0} \} \cdot J_{xi} + \right)$$
 (Γ.93)

$$+ 2 \cdot y \{ m_i r_{i, ci}^0 \} \cdot J_{yi} + 2 \cdot z \{ m_i r_{i, ci}^0 \} \cdot J_{zi} \right) = \begin{bmatrix} \mathcal{D}_{11} & \mathcal{D}_{12} \\ \mathcal{D}_{21} & \mathcal{D}_{22} \end{bmatrix}, \quad (\Gamma.94)$$

$$D(q) = \begin{bmatrix} \mathcal{D}_{11} & 0.5(\mathcal{D}_{12} + \mathcal{D}_{21}) \\ 0.5(\mathcal{D}_{12} + \mathcal{D}_{21}) & \mathcal{D}_{22} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} D_{11} & D_{12} \\ D_{21} & D_{22} \end{bmatrix}, \tag{\Gamma.95}$$

где

Инв. № дубл.

инв. $N^{\underline{o}}$

Взам.

Подп. и дата

Инв. № подл.

$$\mathcal{D}_{11} = \bar{d}_{11},\tag{\Gamma.96}$$

$$\mathcal{D}_{12} = 2m_2 a_1 s_2 z_{c2} + (2m_2 a_2 + 2m_2 a_1 c_2) x_{c2} + m_2 a_1 a_2 c_2 + m_2 a_2^2 + I_{2,yy}, \quad (\Gamma.97)$$

$$\mathcal{D}_{21} = 2m_2 a_2 x_{c2} + m_2 a_1 a_2 c_2 + m_2 a_2^2 + I_{2,yy}, \tag{\Gamma.98}$$

$$\mathcal{D}_{22} = \bar{d}_{22},\tag{\Gamma.99}$$

$$D_{11} = \mathcal{D}_{11},\tag{\Gamma.100}$$

$$D_{12} = \bar{d}_{12} \tag{\Gamma.101}$$

$$D_{21} = D_{12}, (\Gamma.102)$$

$$D_{22} = \mathcal{D}_{22},\tag{\Gamma.103}$$

$$C_{111} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{11}}{\partial q_1} + \frac{\partial D_{11}}{\partial q_1} - \frac{\partial D_{11}}{\partial q_1} \right) = 0, \tag{\Gamma.104}$$

$$C_{112} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{21}}{\partial q_1} + \frac{\partial D_{21}}{\partial q_1} - \frac{\partial D_{11}}{\partial q_2} \right) = m_2 a_1 (c_2 z_{c2} - s_2 x_{c2} - a_2 s_2), \tag{\Gamma.105}$$

$$C_{121} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{12}}{\partial q_1} + \frac{\partial D_{11}}{\partial q_2} - \frac{\partial D_{12}}{\partial q_2} \right) = m_2 a_1 (s_2 x_{c2} - c_2 z_{c2} + a_2 s_2), \tag{\Gamma.106}$$

$$C_{122} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{22}}{\partial q_1} + \frac{\partial D_{21}}{\partial q_2} - \frac{\partial D_{12}}{\partial q_2} \right) = 0, \tag{\Gamma.107}$$

$$C_{211} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{11}}{\partial q_2} + \frac{\partial D_{12}}{\partial q_1} - \frac{\partial D_{21}}{\partial q_1} \right) = m_2 a_1 (s_2 x_{c2} - c_2 z_{c2} + a_2 s_2), \quad (\Gamma.108)$$

$$C_{212} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{21}}{\partial q_2} + \frac{\partial D_{22}}{\partial q_1} - \frac{\partial D_{21}}{\partial q_2} \right) = 0, \tag{\Gamma.109}$$

$$C_{221} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{12}}{\partial q_2} + \frac{\partial D_{12}}{\partial q_2} - \frac{\partial D_{22}}{\partial q_1} \right) = m_2 a_1 (s_2 x_{c2} - c_2 z_{c2} + a_2 s_2), \qquad (\Gamma.110)$$

$$C_{222} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial D_{22}}{\partial q_2} + \frac{\partial D_{22}}{\partial q_2} - \frac{\partial D_{22}}{\partial q_2} \right) = 0, \tag{\Gamma.111}$$

$$C_{11} = C_{111}\dot{q}_1 + C_{211}\dot{q}_2 = m_2 a_1 \dot{q}_2 (x_{c2}s_2 - z_{c2}c_2 + a_2s_2), \tag{\Gamma.112}$$

$$C_{12} = C_{121}\dot{q}_1 + C_{221}\dot{q}_2 = m_2a_1(\dot{q}_1 + \dot{q}_2)(x_{c2}s_2 - z_{c2}c_2 + a_2s_2), \tag{\Gamma.113}$$

$$C_{21} = C_{112}\dot{q}_1 + C_{212}\dot{q}_2 = -m_2a_1\dot{q}_1(x_{c2}s_2 - z_{c2}c_2 + a_2s_2), \tag{\Gamma.114}$$

$$C_{22} = C_{122}\dot{q}_1 + C_{222}\dot{q}_2 = 0, (\Gamma.115)$$

$$C(q, \dot{q}) = \begin{bmatrix} C_{11} & C_{12} \\ C_{21} & C_{22} \end{bmatrix}, \tag{\Gamma.116}$$

$$U = -\sum_{i=1}^{2} \left(m_i g_i^T r_{0,i}^i + g_i^T (m_i r_{i,ci}^i) \right) = -m_2 g c_{12} z_{c2} + m_1 g c_1 y_{c1} +$$
 (Γ.117)

$$+ m_2 g s_{12} x_{c2} + m_1 g s_1 x_{c1} + m_2 g a_2 s_{12} + m_2 a_1 g s_1 + m_1 a_1 g s_1, \qquad (\Gamma.118)$$

$$G_{11} = \frac{\partial U}{\partial q_1} = \bar{g}_{11},$$

$$G_{21} = \frac{\partial U}{\partial q_2} = \bar{g}_{21},$$

$$\Rightarrow G(q) = \begin{bmatrix} G_{11} \\ G_{21} \end{bmatrix}.$$

$$(\Gamma.119)$$

Нетрудно видеть, что выражение, полученное таким образом для $C(q, \dot{q})$ не совпадает с ее версией из (Г.85). Это не является ошибкой, а происходит изза того, что данная матрица может иметь несколько вариантов представления. В такой ситуации, главное, чтобы последние давали один и тот же результат при подстановке в выражение $C(q, \dot{q}) \cdot \dot{q}$. Это и будет являться критерием их равнозначности. Для версий матрицы $C(q, \dot{q})$ из (Г.85) и (Г.116) оно имеет следующее значение:

$$C(q, \dot{q}) \cdot \dot{q} = \begin{bmatrix} m_2 a_1 (2\dot{q}_1 \dot{q}_2 + \dot{q}_2^2) (s_2 x_{c2} - c_2 z_{c2} + a_2 s_2) \\ m_2 a_1 \dot{q}_1^2 (c_2 z_{c2} - s_2 x_{c2} - a_2 s_2) \end{bmatrix}. \tag{\Gamma.120}$$

Изм Лист № докум. Подп. Дата

Подп. и дата

Инв. № дубл.

инв. $\mathcal{N}^{\underline{o}}$

Взам.

подл.

Инв. №

 $KCУИ.101.4135.001\ \Pi 3$