

Рекуррентный алгоритм вычисления коэффициентов уравнений динамики в замкнутой форме космического манипулятора

© Н.А. Яскевич

МГТУ им. Н.Э. Баумана, Москва, 105005, Россия

Рассмотрен новый рекуррентный алгоритм вычисления коэффициентов уравнений динамики в замкнутой форме для простой кинематической цепи, разработанный на основе матричной записи уравнений Кейна. Алгоритм имеет вычислительную эффективность $O(n^3)$ и предназначен для моделирования движения космических манипуляторов с вращательными шарнирами, позволяет учитывать упругие деформации звеньев и использовать параллельные вычисления.

Ключевые слова: космический манипулятор, уравнения динамики, рекуррентный алгоритм, вычислительная эффективность, упругие деформации.

Вычислительная механика системы твердых и деформируемых тел развивается с конца 1950-х годов (с момента появления первых серийных компьютеров). Основные направления развития теории моделирования динамики таких систем на современном этапе проанализированы в работе [1]. Из уравнений в замкнутой форме вычислительно наиболее эффективен рекуррентный алгоритм, предложенный Ю.А. Степаненко и имеющий вычислительную эффективность $O(n^2)$, где n – число степеней свободы системы [2]. Позднее он был назван алгоритмом составного твердого тела (Composite Rigid Body Algorithm, CRBA) [3]. Алгоритм основан на многократном использовании более простого алгоритма решения обратной задачи динамики. По эффективности ($O(n^3)$) близким к последнему алгоритму является алгоритм «косынка» [4]. Его рекуррентные соотношения основаны на записи уравнений движения в блочно-матричной форме, что расширяет его возможности, в частности, при моделировании систем деформируемых тел.

В настоящей статье предложен новый алгоритм расчета коэффициентов уравнений динамики механических систем со структурой простой кинематической цепи. Алгоритм имеет эффективность $O(n^3)$ и основан на аналитической записи уравнений динамики. Исходной точкой для его получения являются уравнения Кейна [5]. Их перспективность для разработки новых алгоритмов моделирования динамики механических систем была отмечена в работе [1].

В данной работе рассмотрена механическая система в виде простой кинематической цепи N тел, соединенных шарнирами с одной степенью свободы во вращательном относительном движении. Общее число степеней свободы системы равно числу ее тел ($n = N$). Такой вид системы обусловлен конструкцией космических манипуляторов, что в свою очередь связано с внешними условиями их работы и характером выполняемых операций.

В системе обозначений, принятой для описания геометрических и инерционных свойств механической системы, компоненты большинства векторов выражены в базовой (инерциальной) системе координат. При использовании локальных систем координат тел их номера указываются в качестве верхнего индекса векторов или матриц. Системы координат, применяемые для описания двух смежных тел простой кинематической цепи, приведены на рисунке. В j -м шарнире локальный базис j -го тела $\mathbf{x}_j \mathbf{y}_j \mathbf{z}_j$ перемещается относительно локального базиса $\mathbf{x}_{j-1}^o \mathbf{y}_{j-1}^o \mathbf{z}_{j-1}^o$ предшествующего $(j-1)$ -го тела. При этом \mathbf{a}_j – матрица преобразования поворота из базиса $\mathbf{x}_{j-1}^o \mathbf{y}_{j-1}^o \mathbf{z}_{j-1}^o$ в базис $\mathbf{x}_j \mathbf{y}_j \mathbf{z}_j$, \mathbf{t}_j – вектор относительного поступательного перемещения. Постоянный вектор $\mathbf{I}_{j-1}^{(j-1)}$ и матрица $\boldsymbol{\gamma}_{j-1}$ определяют положение базиса $\mathbf{x}_{j-1}^o \mathbf{y}_{j-1}^o \mathbf{z}_{j-1}^o$ относительно базиса $\mathbf{x}_{j-1} \mathbf{y}_{j-1} \mathbf{z}_{j-1}$ в предшествующем $(j-1)$ -м теле. Инерционные характеристики j -го тела определяются массой m_j , радиус-вектором $\mathbf{d}_j^{(j)}$ центра масс относительно базиса $\mathbf{x}_j \mathbf{y}_j \mathbf{z}_j$ и тензором инерции $\mathbf{I}_j^{(j)}$.

Кинематика такой механической системы описывается следующими рекуррентными соотношениями:

$$\begin{aligned} \boldsymbol{\theta}_j &= \boldsymbol{\gamma}_{j-1} \boldsymbol{\tau}_{j-1}; \boldsymbol{\tau}_j = \mathbf{a}_j \boldsymbol{\theta}_j; \mathbf{r}_{j-1,j} = \boldsymbol{\tau}_{j-1}^T (\mathbf{I}_{j-1} + \boldsymbol{\gamma}_{j-1}^T \mathbf{t}_j); \\ \mathbf{R}_j^{rel} &= \boldsymbol{\theta}_j^T \mathbf{R}_j^{rel(j)}; \mathbf{T}_j^{rel} = \boldsymbol{\theta}_j^T \mathbf{T}_j^{rel(j)}; \mathbf{v}_j^{rel} = \mathbf{T}_j^{rel} \dot{\mathbf{q}}; \boldsymbol{\omega}_j^{rel} = \mathbf{R}_j^{rel} \dot{\mathbf{q}}; \\ \boldsymbol{\omega}_j &= \boldsymbol{\omega}_{j-1} + \boldsymbol{\omega}_j^{rel}; \mathbf{R}_j = \mathbf{R}_{j-1} + \mathbf{R}_j^{rel}; \\ \mathbf{T}_j &= \mathbf{T}_{j-1} + \tilde{\mathbf{r}}_{j-1,j}^T \mathbf{R}_{j-1} + \mathbf{T}_j^{rel}; \boldsymbol{\varepsilon}_j = \boldsymbol{\varepsilon}_{j-1} + \boldsymbol{\omega}_{j-1} \times \boldsymbol{\omega}_j^{rel}; \\ \mathbf{w}_j &= \mathbf{w}_{j-1} + \mathbf{E}_{j-1} \mathbf{r}_{j-1,j} + 2\boldsymbol{\omega}_{j-1} \times \mathbf{v}_j^{rel}, \end{aligned}$$

где $\mathbf{r}_{j-1,j}$ – вектор из точки O_{j-1} в точку O_j ; \mathbf{q} – вектор обобщенных координат размерностью $n \times 1$; \mathbf{v}_j^{rel} , $\boldsymbol{\omega}_j^{rel}$ – векторы относительных поступательной и угловой скоростей в j -м шарнире; \mathbf{v}_j , $\boldsymbol{\omega}_j$ – абсо-

лютная скорость точки O_j и абсолютная угловая скорость j -го тела;
 $\mathbf{R}_j^{rel(j)} = \partial \boldsymbol{\omega}_j^{rel(j)} / \partial \dot{\mathbf{q}}$, $\mathbf{T}_j^{rel(j)} = \partial \mathbf{v}_j^{rel(j)} / \partial \dot{\mathbf{q}}$ и $\mathbf{R}_j = \partial \boldsymbol{\omega}_j / \partial \dot{\mathbf{q}}$,
 $\mathbf{T}_j = \partial \mathbf{v}_j / \partial \dot{\mathbf{q}}$ – матрицы размерностью $3 \times n$; $\boldsymbol{\varepsilon}_j, \mathbf{w}_j$ – векторы составляющих абсолютных ускорений, нелинейно зависящих от $\dot{\mathbf{q}}$;
 $\mathbf{E}_j = \tilde{\boldsymbol{\varepsilon}}_j + \tilde{\boldsymbol{\omega}}_j \tilde{\boldsymbol{\omega}}_j$; $\tilde{\mathbf{a}}$ – кососимметрическая матрица, составленная из компонент вектора \mathbf{a} , $\tilde{\mathbf{a}} \mathbf{b} = \mathbf{a} \times \mathbf{b}$.

Постоянный вектор $\mathbf{c}_j^{(j)} = m_j \mathbf{d}_j^{(j)}$ вычисляется однократно до начала процесса интегрирования уравнений движения, где m – масса звена. В базовую систему координат инерционные характеристики j -го тела преобразуются с помощью соотношений вида

$$\mathbf{c}_j = \boldsymbol{\tau}_j^T \mathbf{c}_j^{(j)}; \mathbf{I}_j = \boldsymbol{\tau}_j^T \mathbf{I}_j^{(j)} \boldsymbol{\tau}_j.$$

На систему действуют внешние силы и моменты

$$\mathbf{f}_{l,j}^E = \boldsymbol{\tau}_{l,j}^T \mathbf{f}_{l,j}^{E(j)}; \mathbf{m}_{l,j}^E = \boldsymbol{\tau}_{l,j}^T \mathbf{m}_{l,j}^{E(j)},$$

а также внутренние силы и моменты $\mathbf{f}_j^{J(j)}$, $\mathbf{m}_j^{J(j)}$ в шарнирах.

Матрица $\mathbf{A}(\mathbf{q})$ обобщенной инерции размерностью $n \times n$ и вектор $\mathbf{b}(\mathbf{q}, \dot{\mathbf{q}})$ обобщенных сил размерностью $n \times 1$ в уравнениях динамики в замкнутой форме

$$\mathbf{A}(\mathbf{q}) \ddot{\mathbf{q}} = \mathbf{b}(\mathbf{q}, \dot{\mathbf{q}}) \quad (1)$$

могут быть определены с помощью алгоритма, полученного из уравнений Кейна [5],

$$\mathbf{A}(\mathbf{q}) = \sum_{j=1}^N \left\{ \mathbf{T}_j^T m_j \mathbf{T}_j + \mathbf{T}_j^T \tilde{\mathbf{c}}_j \mathbf{R}_j + [\mathbf{T}_j^T \tilde{\mathbf{c}}_j^T \mathbf{R}_j]^T + \mathbf{R}_j^T \mathbf{I}_j \mathbf{R}_j \right\}; \quad (2)$$

$$\mathbf{b}(\mathbf{q}, \dot{\mathbf{q}}) = \sum_{j=1}^N [\mathbf{T}_j^T \mathbf{f}_j^{IE} + \mathbf{R}_j^T \mathbf{m}_j^{IE}] + \sum_{j=1}^N [\mathbf{T}_j^{rel(j)T} \mathbf{f}_j^{J(j)} + \mathbf{R}_j^{rel(j)T} \mathbf{m}_j^{J(j)}], \quad (3)$$

где $\mathbf{f}_j^{J(j)}$, $\mathbf{m}_j^{J(j)}$ – векторы сил и моментов, развиваемых приводами шарниров. Суммарные векторы инерционных и внешних сил и моментов находятся по выражениям

$$\mathbf{f}_j^{IE} = \mathbf{f}_j^E - m_j \mathbf{w}_j - \mathbf{E}_j \mathbf{c}_j; \mathbf{m}_j^{IE} = \mathbf{m}_j^E - \tilde{\mathbf{c}}_j \mathbf{w}_j - \mathbf{I}_j \boldsymbol{\varepsilon}_j - \mathbf{m}_{\omega,j},$$

где $\mathbf{E}_j = \tilde{\boldsymbol{\varepsilon}}_j + \tilde{\boldsymbol{\omega}}_j \tilde{\boldsymbol{\omega}}_j$; $\mathbf{m}_{\omega,j} = \boldsymbol{\omega}_j \times \mathbf{I}_j \boldsymbol{\omega}_j$.

Этот алгоритм имеет вычислительную эффективность $O(n^3)$, вследствие того, что матрицы \mathbf{T}_j и \mathbf{R}_j (размерность $3 \times n$) входят в каждое из $n = N$ слагаемых суммы (2).

Матрицы \mathbf{T}_j и \mathbf{R}_j содержат одинаковые столбцы, соответствующие обобщенным скоростям в предшествующих шарнирах. Поэтому предлагаемый новый рекуррентный алгоритм основан на изменении порядка суммирования, что обеспечивает увеличение его вычислительной эффективности. Далее с учетом составления уравнений динамики космических манипуляторов рассматриваются только шарниры вращательного типа. В результате $\mathbf{T}_j^{rel} = 0$, что упрощает суммы (2) и (3) и уменьшает количество необходимых вычислений в (1).

На первом этапе рекуррентно вычисляются векторы $\mathbf{r}_{i,j}$ из исходного базиса каждого очередного i -го тела в исходные базисы всех последующих тел

$$\mathbf{r}_{i,j} = \mathbf{r}_{i,i+1} + \mathbf{r}_{i+1,j}, \quad i = \overline{1, N-1}, \quad j = \overline{N, i+1}.$$

Затем только при наличии в кинематической цепи поступательных шарниров определяются векторы, обеспечивающие расчет центробежного момента инерции механической системы относительно каждой кинематической пары

$$\mathbf{c}_{i,i} = \mathbf{c}_i, \quad i = \overline{N, 1};$$

$$\mathbf{c}_{i,j}^* = m_j \mathbf{r}_{i,j} + \mathbf{c}_j, \quad i = \overline{1, N-1}, \quad j = \overline{N, i+1}.$$

Рекуррентное вычисление сумм, определяющее инерционные параметры подцепей простой кинематической цепи, а также действующие на нее суммарные силы и моменты, выполняются в следующей последовательности.

1. Суммарная масса тел от последнего до j -го включительно (только при наличии в кинематической цепи поступательных шарниров)

$$m_N^\Sigma = m_N; \quad m_j^\Sigma = m_j + m_{j+1}^\Sigma, \quad j = \overline{N-1, 1}.$$

2. Матрицы инерции, обусловленные удаленностью от очередного i -го шарнира центров масс последующих тел от последнего до j -го включительно (только для вращательных шарниров)

$$\mathbf{I}_j^{\Sigma,1} = \mathbf{I}_N;$$

$$\mathbf{I}_j^{\Sigma,1} = \mathbf{I}_j^{\Sigma,1} + \mathbf{I}_{j+1}^{\Sigma,1}, \quad j = \overline{N-1, 1};$$

$$\mathbf{I}_{i,N}^{\Sigma,2} = m_N (\tilde{\mathbf{r}}_{i,N} \tilde{\mathbf{r}}_{i,N}^\top), \quad i = \overline{N-1, 1};$$

$$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,2} = m_j (\tilde{\mathbf{r}}_{i,j} \tilde{\mathbf{r}}_{i,j}^T) + \mathbf{I}_{i,j+1}^{\Sigma,2}, \quad i = \overline{N-2, 1}, \quad j = \overline{N-1, i+1};$$

$$\mathbf{I}_{i,j,N}^{\Sigma,3} = \tilde{\mathbf{c}}_{i,N}^* \tilde{\mathbf{r}}_{j,N}^T, \quad i = \overline{N-2, 1}, \quad j = \overline{N-1, i+1}, \quad k = N;$$

$$\mathbf{I}_{i,j,k}^{\Sigma,3} = \tilde{\mathbf{c}}_{i,k}^* \tilde{\mathbf{r}}_{j,k}^T + \mathbf{I}_{i,j,k+1}^{\Sigma,3}, \quad i = \overline{N-3, 1}, \quad j = \overline{N-2, i+1}, \quad k = \overline{N-1, j+1};$$

$$\mathbf{I}_{i,N-1}^{\Sigma,4} = \mathbf{I}_{i,N-1,N}^{\Sigma,3}, \quad i = \overline{N-2, 1};$$

$$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,4} = \mathbf{I}_{i,j,j+1}^{\Sigma,3}, \quad i = \overline{N-3, 1}, \quad j = \overline{N-2, i+1};$$

$$\mathbf{I}_{i,N}^{\Sigma,5} = \tilde{\mathbf{c}}_N \tilde{\mathbf{r}}_{i,N}^T, \quad i = \overline{N-1, 1};$$

$$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,5} = \tilde{\mathbf{c}}_j \tilde{\mathbf{r}}_{i,j}^T + \mathbf{I}_{i,j+1}^{\Sigma,5}, \quad i = \overline{N-2, 1}, \quad j = \overline{N-1, i+1}.$$

3. Суммарные матрицы инерции размерностью 3×3 относительно i -го шарнира, которые обусловлены последующими телами от последнего до j -го ($j \geq i$) включительно (только для вращательных шарниров)

$$\mathbf{I}_{N,N}^{\Sigma} = \mathbf{I}_N^{\Sigma,1};$$

$$\mathbf{I}_{i,i}^{\Sigma} = \mathbf{I}_i^{\Sigma,1} + \mathbf{I}_{i,i+1}^{\Sigma,2} + 2\mathbf{I}_{i,i+1}^{\Sigma,5}, \quad i = \overline{1, N-1};$$

$$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma} = \mathbf{I}_j^{\Sigma,1} + \mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,5T}, \quad i = \overline{1, N-1}, \quad j = N;$$

$$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma} = \mathbf{I}_j^{\Sigma,1} + \mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,4} + \mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,5T}, \quad i = \overline{1, N-2}, \quad j = \overline{i+1, N-1}.$$

4. Суммарные внешние и инерционные силы и моменты тел от последнего до j -го включительно

$$\mathbf{f}_N^{\Sigma} = \mathbf{f}_N^{IE};$$

$$\mathbf{f}_j^{\Sigma} = \mathbf{f}_j^{\Sigma} + \mathbf{f}_{j+1}^{\Sigma}, \quad j = \overline{N-1, 1};$$

$$\mathbf{m}_N^{\Sigma,1} = \mathbf{m}_N^{IE};$$

$$\mathbf{m}_j^{\Sigma,1} = \mathbf{m}_j^{\Sigma,1} + \mathbf{m}_{j+1}^{\Sigma,1}, \quad j = \overline{N-1, 1};$$

$$\mathbf{m}_N^{\Sigma} = \mathbf{m}_N^{\Sigma,1};$$

$$\mathbf{m}_j^{\Sigma} = \mathbf{m}_j^{\Sigma,1} + \sum_{k=N}^{j+1} \tilde{\mathbf{r}}_{j,k} \mathbf{f}_k^{IE}, \quad j = \overline{N-1, 1}.$$

На основе приведенных выше рекуррентно вычисляемых сумм определяются непересекающиеся множества элементов симметричной матрицы обобщенной инерции $\mathbf{A}(\mathbf{q})$ размерностью $n \times n$:

$$\mathbf{A}_{j \geq i}(\mathbf{q}) = \sum_{i=1}^N \sum_{j=i}^N \mathbf{R}_i^{rel \tau} \mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,rr} \mathbf{R}_j^{rel},$$

и непересекающиеся множества элементов вектора обобщенных сил $\mathbf{b}(\mathbf{q}, \dot{\mathbf{q}})$ размерностью $n \times 1$:

$$\mathbf{b}(\mathbf{q}, \dot{\mathbf{q}}) = \mathbf{b}_1 + \mathbf{b}_2; \quad \mathbf{b}_1 = \sum_{j=1}^{N-1} \mathbf{R}_j^{rel \tau} \mathbf{m}_j^{\Sigma} + \mathbf{R}_N^{rel \tau} \mathbf{m}_N^{\Sigma,1};$$

$$\mathbf{b}_2 = \sum_{j=1}^N [\mathbf{R}_j^{rel(j) \tau} \mathbf{m}_j^{J(j)}].$$

Матрица $\mathbf{A}(\mathbf{q})$ симметричная, поэтому элементы, расположенные ниже главной диагонали, определяются из элементов, находящихся выше главной диагонали.

Сравнительная оценка вычислительных затрат расчета матрицы обобщенной инерции простой кинематической цепи, состоящей из N тел, с помощью матричной записи уравнений Кейна и уравнений для рекуррентного алгоритма приведена в таблице. Оценка объема вычислений, необходимых для алгоритма «косынка», взята из работы [6].

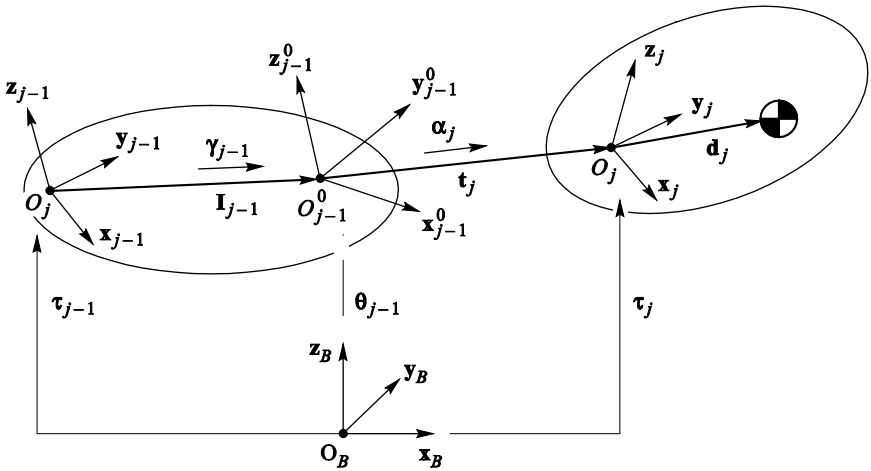
Оценка вычислительных затрат при расчете матрицы обобщенной инерции для простой кинематической цепи, состоящей из N тел, при наличии только вращательных шарниров

Вектор, матрица	Число	
	умножений	сложений
<i>Соотношения, общие для двух алгоритмов</i>		
$\boldsymbol{\theta}_j = \boldsymbol{\gamma}_{j-1} \boldsymbol{\tau}_{j-1}$	$27N$	$18N$
$\boldsymbol{\tau}_j = \boldsymbol{\alpha}_j \boldsymbol{\theta}_j$	$27N$	$18N$
$\mathbf{r}_{j-1,j} = \boldsymbol{\tau}_{j-1}^T (\mathbf{I}_{j-1} + \boldsymbol{\gamma}_{j-1}^T \mathbf{t}_j)$	$18N$	$15N$
$\mathbf{R}_j^{rel} = \boldsymbol{\theta}_j^T \mathbf{R}_j^{rel(j)}$	$9N$	$6N$
$\mathbf{c}_j^{(j)} = m_j \mathbf{d}_j^{(j)}$	$3N$	0

Продолжение табл.

Вектор, матрица	Число	
	умножений	сложений
$\mathbf{c}_j = \boldsymbol{\tau}_j^T \mathbf{c}_j^{(j)}$	9N	6N
$\mathbf{I}_j = \boldsymbol{\tau}_j^T \mathbf{I}_j^{(j)} \boldsymbol{\tau}_j$	54N	36N
Всего для общих соотношений	147N	99N
Всего операций для общих соотношений	246N	
<i>Матричная запись уравнений Кейна</i>		
$\mathbf{R}_j = \mathbf{R}_{j-1} + \mathbf{R}_j^{rel}$	0	3N ²
$\mathbf{T}_j = \mathbf{T}_{j-1} + \tilde{\mathbf{r}}_{j-1,j}^T \mathbf{R}_{j-1}$	9N ²	9N ²
$\mathbf{A}(\mathbf{q}) = \sum_{j=1}^N \left\{ \mathbf{T}_j^T m_j \mathbf{T}_j + \mathbf{T}_j^T \tilde{\mathbf{c}}_j^T \mathbf{R}_j + [\mathbf{T}_j^T \tilde{\mathbf{c}}_j^T \mathbf{R}_j]^T + \mathbf{R}_j^T \mathbf{I}_j \mathbf{R}_j \right\}$	9N ³ + 21N ²	7N ³ + 13N ²
Всего для уравнений Кейна	9N ³ + 30N ²	7N ³ + 25N ²
Всего операций для уравнений Кейна	16N ³ + 55N ² + 246N	
<i>Рекуррентный алгоритм</i>		
$\mathbf{r}_{i,j} = \mathbf{r}_{i,i+1} + \mathbf{r}_{i+1,j}, i = \overline{1, N-1}; j = \overline{N, i+1}$	0	1,5N ² - 1,5N
$\mathbf{c}_{i,j}^* = m_j \mathbf{r}_{i,j} + \mathbf{c}_j, i = \overline{1, N-1}; j = \overline{N, i+1}$	1,5N ² - 1,5N	1,5N ² - 1,5N
$m_j^\Sigma = m_j + m_{j+1}^\Sigma, j = \overline{N-1, 1}$	0	N-1
$\mathbf{I}_j^{\Sigma,1} = \mathbf{I}_j^{\Sigma,1} + \mathbf{I}_{j+1}^{\Sigma,1}, j = \overline{N-1, 1}$,	0	9N-9
$\mathbf{I}_{i,N}^{\Sigma,2} = m_N (\tilde{\mathbf{r}}_{i,N} \tilde{\mathbf{r}}_{i,N}^T), i = \overline{N-1, 1}^*$	21N-21	6N-6
$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,2} = m_j (\tilde{\mathbf{r}}_{i,j} \tilde{\mathbf{r}}_{i,j}^T) + \mathbf{I}_{i,j+1}^{\Sigma,2}, i = \overline{N-2, 1}, j = \overline{N-1, i+1}^*$	10,5N ² - 31,5N + 21	7,5N ² - 22,5N + 15
$\mathbf{I}_{i,j,N}^{\Sigma,3} = \tilde{\mathbf{c}}_{i,N}^* \tilde{\mathbf{r}}_{j,N}^T, i = \overline{N-2, 1}, j = \overline{N-1, i+1}, k = N^*$	6N ² - 8N + 12	3N ² - 9N + 6

Вектор, матрица	Число	
	умножений	сложений
$\mathbf{I}_{i,j,k}^{\Sigma,3} = \tilde{\mathbf{c}}_{i,k}^* \tilde{\mathbf{r}}_{j,k}^T + \mathbf{I}_{i,j,k+1}^{\Sigma,3}, i = \overline{N-3,1},$ $j = \overline{N-2,i+1}, k = \overline{N-1,j+1}^*$	$2N^3 - 12N^2 + 22N - 12$	$2,5N^3 - 5N^2 + 27,5N - 15$
$\mathbf{I}_{i,N-1}^{\Sigma,4} = \mathbf{I}_{i,N-1,N}^{\Sigma,3}, i = \overline{N-2,1}$	0	0
$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,4} = \mathbf{I}_{i,j,j+1}^{\Sigma,3}, i = \overline{N-3,1}, j = \overline{N-2,i+1}$	0	0
$\mathbf{I}_{i,N}^{\Sigma,5} = \tilde{\mathbf{c}}_N \tilde{\mathbf{r}}_{i,N}^T, i = \overline{N-1,1}^*$	$12N - 12$	$6N - 6$
$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,5} = \tilde{\mathbf{c}}_j \tilde{\mathbf{r}}_{i,j}^T + \mathbf{I}_{i,j+1}^{\Sigma,5}, i = \overline{N-2,1},$ $j = \overline{N-1,i+1}^*$	$6N^2 - 8N + 12$	$7,5N^2 - 22,5N + 15$
$\mathbf{I}_{N,N}^{\Sigma} = \mathbf{I}_N^{\Sigma,1}$	0	0
$\mathbf{I}_{i,i}^{\Sigma} = \mathbf{I}_i^{\Sigma,1} + \mathbf{I}_{i,i+1}^{\Sigma,2} + 2\mathbf{I}_{i,i+1}^{\Sigma,5}, i = \overline{1,N-1}$	0	$27N - 27$
$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma} = \mathbf{I}_j^{\Sigma,1} + \mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,5T}, i = \overline{1,N-1}, j = N$	0	$9N - 9$
$\mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma} = \mathbf{I}_j^{\Sigma,1} + \mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,4} + \mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma,5T}, i = \overline{1,N-2},$ $j = \overline{i+1,N-1}$	0	$9N^2 - 7N + 18$
$\mathbf{A}_{j \geq i}^{rr} = \sum_{i=1}^N \sum_{j=i}^N \mathbf{R}_i^{relT} \mathbf{I}_{i,j}^{\Sigma} \mathbf{R}_j^{rel}$	$6N^2 + 6N$	$4N^2 + 4N$
Всего для рекуррентного алгоритма	$2N^3 + 18N^2 - 8N$	$2,5N^3 + 19N^2 + 5,5N - 19$
Всего операций для рекуррентного алгоритма	$4,5N^3 + 37N^2 + 243,5N - 19$	
Алгоритм «косынка»	$3N^3 + 24N^2 - 9N$	$11N^3 + 105N^2 - 50N$
Алгоритм «косынка» всего вычислений	$14N^3 + 129N^2 - 59N$	
* Умножение кососимметричных матриц выполняется по специальному алгоритму, учитывающему их структуру и обеспечивающему исключение избыточных вычислений.		



Системы координат смежных тел простой кинематической цепи

Заключение. Получен новый рекуррентный алгоритм расчета инерционных коэффициентов уравнений динамики в замкнутой форме. Его вычислительная эффективность составляет $O(n^3)$, это эффективнее, чем у других используемых в настоящее время алгоритмов. Заметное преимущество достигается при большом числе звеньев, вследствие чего можно эффективно использовать алгоритм для расчета динамики манипулятора с учетом упругих деформаций методом твердотельных конечных элементов. Кроме того, поскольку соотношения, описывающие алгоритм, вычисляются независимо, при его реализации предполагается применять параллельные вычисления, что также повысит его эффективность.

ЛИТЕРАТУРА

- [1] Featherstone R., Orin D. Robot dynamics: equations and algorithms. *Proceedings of the 2000 IEEE International Conference on Robotics & Automation*, San Francisco, CA, April 2000, pp. 826–834.
- [2] Степаненко Ю.А. Алгоритм анализа динамики пространственных механизмов с разомкнутой кинематической цепью. *Механика машин*. Москва, Наука, 1974, вып. 44, с. 77–88.
- [3] Featherstone R. The calculation of robot dynamics using articulated-body inertias. *International Journal of Robotic Research*, vol. 2, no. 1, 1983 pp. 13–30.
- [4] Лесков А.Г., Ющенко А.С. *Моделирование и анализ робототехнических систем*. Москва, Машиностроение, 1992, 80 с.
- [5] Kane T.R., Wang C.F. On the derivation of equations of motion. *Journal of the Society of Industrial and applied mathematics*, vol. 13, no. 2, June 1965, pp. 487–492.

- [6] Лесков А.Г. *Теоретические основы моделирования и анализа динамики манипуляционных роботов, их приложение к задачам проектирования и подготовки операторов*. Дис. ... д-ра техн. наук. Москва, 2002, 329 с.

Статья поступила в редакцию 19.07.2013

Ссылку на эту статью просим оформлять следующим образом:

Яскевич Н.А. Рекуррентный алгоритм вычисления коэффициентов уравнений динамики в замкнутой форме для космического манипулятора. *Инженерный журнал: наука и инновации*, 2013, вып. 8.

URL: <http://engjournal.ru/catalog/pribor/robot/939.html>

Яскевич Никита Андреевич – аспирант кафедры «Специальная робототехника и мехатроника» МГТУ им. Н.Э. Баумана. Специализируется в области робототехники и мехатроники. e-mail: nikita.yaskevich@gmail.com