

Г. П. САЧКОВ, Ю. М. ХАРЛАМОВ

ОБ ИНТЕГРИРУЕМОСТИ КИНЕМАТИЧЕСКИХ УРАВНЕНИЙ ВРАЩЕНИЯ

Решение задач ориентации, встречающихся в некоторых задачах динамики гироскопических систем и в задачах вращения твердого тела, приводит при надлежащем выборе переменных к линейной нестационарной системе Пуассона

$$\dot{X} = \omega(t) X, \quad \omega = \begin{bmatrix} 0 & \omega_3 & -\omega_2 \\ -\omega_3 & 0 & \omega_1 \\ \omega_2 & -\omega_1 & 0 \end{bmatrix}$$

в которой $X = (X_1 X_2 X_3)^T$ — вектор направляющих косинусов некоторой оси подвижной системы координат $OXYZ$, вращающейся с угловой скоростью $\omega(t) = (\omega_1 \omega_2 \omega_3)^T$ относительно системы $O\xi\eta\zeta$ [1, 2]. Известно, что в ряде случаев [3, 4] фундаментальная матрица этой системы может быть получена в явном виде, при этом в [4] указаны шесть случаев интегрируемости на основе методов приводимости нестационарных линейных систем к стационарным. Применительно к задаче интегрирования кинематических уравнений возможна геометрическая интерпретация случаев интегрируемости, приводимая в [1, 5], и которая характеризует специфичное сложное составное движение системы координат $OXYZ$ относительно системы $O\xi\eta\zeta$, при котором возможна поэтапная интеграция простых движений, составляющих сложное. Для исключения вырождения кинематических уравнений и их упрощения при численном интегрировании в [2] рассматриваются и другие формы кинематических уравнений. В настоящей работе дается построение в конечном виде решений невырождающихся кинематических уравнений в случаях, не охватываемых методами теории приводимости, рассмотренных в [4], и приводится геометрическая интерпретация нового условия интегрируемости.

1. Математическая модель. Дарбу показано [6], что угловое положение твердого тела становится известным, если найдено частное решение кинематического дифференциального уравнения типа Риккати, имеющего вид

$$d\xi/d\tau = 1/q + q\xi^2 \quad (1.1)$$

В этом уравнении, являющемся комплексным, функция ξ и переменный коэффициент q являются функциями независимой переменной

$$\tau = \int_0^t (\omega_1^2 + \omega_2^2)^{1/2} dt/2, \quad \varphi = \arg(\omega_2 + i\omega_1) - \int_0^t \omega_3 dt$$

$$q = \exp(i\varphi)$$

Если для (1.1) известно частное решение $\xi(\tau)$, то можно определить функции χ_j и ρ_j ($j=1, 2$), которые позволяют определить положение твердого тела в параметрах Кейли — Клейна

$$\begin{aligned} \chi_1 &= (e^{-i\theta_1} + \bar{\xi}\xi_0 e^{i\theta_2})/\Delta\Delta_0, \quad \rho_2 = \bar{\chi}_1 \\ \rho_1 &= (\xi_0 e^{i\theta_1} - \bar{\xi} e^{-i\theta_2})/\Delta\Delta_0, \quad \chi_2 = -\bar{\rho}_1 \end{aligned} \quad (1.2)$$

Здесь и в дальнейшем переменные с чертой означают комплексно-сопряженные значения. Величины с нуликами являются начальными значениями

ниями, зависящими от начального значения ξ_0 частного решения уравнения (1.1). Входящие в выражения (1.1) значения Θ_1 , Θ_2 и Δ определяются из следующих соотношений

$$\begin{aligned}\Theta_1 &= \Theta(\tau) - \int_0^{\tau} \omega_3 dt/2, \quad \Theta_2 = \Theta(\tau) + \int_0^{\tau} \omega_3 dt/2 \\ \Theta(\tau) &= \int_0^{\tau} (q\xi - \bar{q}\bar{\xi}) d\tau/2i, \quad \Delta = (1 + \bar{\xi}\xi)^{1/2}\end{aligned}\quad (1.3)$$

Параметры Кейли — Клейна углового положения твердого тела выражаются через соотношения (1.2) следующим образом

$$\begin{aligned}\alpha &= \alpha_0\chi_1 + \beta_0\chi_2, \quad \gamma = \gamma_0\chi_1 + \delta_0\chi_2 \\ \beta &= \alpha_0\rho_1 + \beta_0\rho_2, \quad \delta = \gamma_0\rho_1 + \delta_0\rho_2\end{aligned}\quad (1.4)$$

Для нахождения частного решения уравнения (1.1) используем экспоненциальную подстановку

$$u(\tau) = \exp\left(-\int_0^{\tau} e^{i\varphi}\xi d\tau\right)$$

которая приводит (1.1) к виду

$$u''(\tau) - i\varphi'(\tau)u'(\tau) + u(\tau) = 0\quad (1.5)$$

Воспользовавшись второй экспоненциальной подстановкой

$$u = V \exp[i\varphi/2]$$

преобразуем уравнение (1.5) к виду

$$V'' + (1 + \varphi''/4 + i\varphi'/2)V = 0\quad (1.6)$$

В случае, если функция $\varphi = a\tau^2 + b\tau + c$, где a и b , c постоянные, уравнение (1.6) принимает вид

$$V'' + (1 + [2a\tau + b]^2/4 + ia)V = 0\quad (1.7)$$

Чтобы перейти от уравнения (1.7) к уравнению параболического цилиндра, используем замену аргумента по соотношению $(a > 0)$ $i(2a\tau + b) = -2z(ai)^{1/2}$. Имеем

$$V''(z) + [1 + 2(-1/2i/a) - z^2]V(z) = 0\quad (1.8)$$

Уравнение (1.8) есть уравнение параболического цилиндра с чисто комплексным параметром $v = -1/2i/a$.

При помощи подстановки $V(z) = v(z) \exp(-1/2z^2)$ уравнение (1.8) переходит в уравнение

$$v''(z) - 2zv'(z) + 2vv(z) = 0\quad (1.9)$$

Решение уравнения (1.9) есть функция Эрмита, а соответствующие им решения уравнения (1.8) — функциями параболического цилиндра. Функции Эрмита могут быть выражены через вырожденную гипергеометрическую функцию $F(\alpha, \gamma, z)$. Принимая за новое независимое переменное $x = z^2$, можно преобразовать уравнение (1.9) к частному виду вырожденного гипергеометрического уравнения (1.10):

$$xv''(x) + (1/2 - x)v'(x) + 1/2vv(x) = 0\quad (1.10)$$

с параметрами $\alpha = -v/2$ и $\gamma = 1/2$. Общий интеграл дифференциального

уравнения (1.10) имеет вид

$$v(x) = A \cdot F(-1/2\nu, 1/2, x) + Bx^b F(1/2(1-\nu), 3/2, x) \quad (1.11)$$

При $A=1$ и $B=0$ с учетом $x=z^2$ получим частное решение уравнения (1.10): $v_r(z) = F(-1/2\nu, 1/2, z^2)$. Частное решение уравнения Риккати (1.1) $\xi(\tau)$ с учетом частного решения v_r и ранее введенных подстановок имеет вид

$$\xi(\tau) = -e^{-1\varphi(\tau)} F\left(\frac{i}{4a}, \frac{1}{2}, \frac{i(2a\tau+b)^2}{4a}\right) / F\left(\frac{i}{4a}, \frac{1}{2}, i(2a\tau+b)^2/4a\right) \quad (1.12)$$

Таким образом частное решение $\xi(\tau)$ получено при условии, что угловые скорости твердого тела ω_j ($j=1, 2, 3$) удовлетворяют соотношению ($\omega_2 > 0$):

$$\arctg \frac{\omega_1}{\omega_2} - \int_0^t \omega_3 dt = \frac{a}{4} \left(\int_0^t (\omega_1^2 + \omega_2^2)^{1/2} dt \right)^2 + \frac{b}{2} \int_0^t (\omega_1^2 + \omega_2^2)^{1/2} dt + c \quad (1.13)$$

В дифференциальной форме соотношение (1.13) принимает вид:

$$\omega_3 = \frac{\omega_1 \dot{\omega}_2 - \omega_1 \dot{\omega}_2}{\omega_1^2 + \omega_2^2} - \frac{1}{2} (\omega_1^2 + \omega_2^2)^{1/2} \left(a \int_0^t (\omega_1^2 + \omega_2^2)^{1/2} dt + b \right) \quad (1.14)$$

2. Условия интегрируемости. Сравним условия интегрируемости, полученные в настоящей работе

$$\omega_3 + \frac{\omega_1 \dot{\omega}_2 - \omega_1 \dot{\omega}_2}{\omega_1^2 + \omega_2^2} + \frac{1}{2} (\omega_1^2 + \omega_2^2)^{1/2} \left(a \int_0^t (\omega_1^2 + \omega_2^2)^{1/2} dt + b \right) = 0 \quad (2.1)$$

и в [4, 5]:

$$\omega(\omega_1, \omega_2, \omega_3) = \sum_{i=1}^m \omega^{(i)}(t) \quad (2.2)$$

в которой $\omega^{(i)}$ — мгновенная угловая скорость системы $OX_i Y_i Z_i$ по отношению к системе $O\xi\eta\zeta$, причем $\omega^{(i)}$ имеет неизменное направление в системе $O\xi\eta\zeta$ ($\omega^{(i)} = \varphi_0^{(i)}(t) \omega_*^{(i)}$), вектор $\omega^{(i)}(t)$ имеет неизменное направление в системе $OX_{i-1} Y_{i-1} Z_{i-1}$ и является мгновенной угловой скоростью системы $OX_i Y_i Z_i$ относительно системы $OX_{i-1} Y_{i-1} Z_{i-1}$ ($i=1, m$), при этом $OX_m Y_m Z_m$ совпадает с системой $OXYZ$.

Таким образом оказываются заданными все вектора $\omega^{(i)}(t) = \varphi_{i-1}(t) \omega_*^{(i-1)}$, где орты $\omega_*^{(i-1)}$ — произвольно заданные, но постоянные вектора, определяемые своими константами $l_{i-1}, m_{i-1}, n_{i-1}$ направляющих косинусов, $\varphi_{i-1}(t)$ — произвольно заданные функции времени. Указанными величинами и определяется структура проекций суммы $\omega^{(1)}(t) + \dots + \omega^{(m)}(t)$ на подвижные оси $OXYZ$, обозначаемых через $\omega_1, \omega_2, \omega_3$.

В силу введенных обозначений каждому вектору $\omega^{(i)}$ угловой скорости соответствует матрица поворота $\alpha^{(i)}$ от системы осей $OX_{i-1} Y_{i-1} Z_{i-1}$ к систе-

ме осей $OX_i Y_i Z_i$ равная [7]:

$$\alpha_{(i)}^{(i)} = \begin{bmatrix} (1 - \cos \varphi_{i-1}) l_{i-1}^2 + (1 - \cos \varphi_{i-1}) m_{i-1} l_{i-1} + (1 - \cos \varphi_{i-1}) n_{i-1} l_{i-1} - \\ + \cos \varphi_{i-1} + n_{i-1} \sin \varphi_{i-1} - m_{i-1} \sin \varphi_{i-1} \\ (1 - \cos \varphi_{i-1}) l_{i-1} m_{i-1} - (1 - \cos \varphi_{i-1}) m_{i-1}^2 + (1 - \cos \varphi_{i-1}) m_{i-1} n_{i-1} + \\ - n_{i-1} \sin \varphi_{i-1} + \cos \varphi_{i-1} + l_{i-1} \sin \varphi_{i-1} \\ (1 - \cos \varphi_{i-1}) l_{i-1} n_{i-1} + (1 - \cos \varphi_{i-1}) m_{i-1} n_{i-1} - (1 - \cos \varphi_{i-1}) n_{i-1}^2 + \\ + m_{i-1} \sin \varphi_{i-1} - l_{i-1} \sin \varphi_{i-1} + \cos \varphi_{i-1} \end{bmatrix}$$

Учитывая, что $\omega^{(i)}(t)$ имеет проекции $\omega_1^{(i)}, \omega_2^{(i)}, \omega_3^{(i)}$ в осях $OX_{i-1} Y_{i-1} Z_{i-1}$ равные $\omega_1^{(i)} = \varphi_{i-1} l_{i-1}, \omega_2^{(i)} = \varphi_{i-1} m_{i-1}, \omega_3^{(i)} = \varphi_{i-1} n_{i-1}$, запишем на основании формулы (2.2) равенство

$$(\omega_1 \omega_2 \omega_3)^T = \alpha^{(m)} \dots \alpha^{(1)} (\omega_1^{(1)} \omega_2^{(1)} \omega_3^{(1)})^T + \dots + \alpha^{(m)} (\omega_1^{(m)} \omega_2^{(m)} \omega_3^{(m)})^T \quad (2.3)$$

в котором множитель первого члена $\alpha = \alpha^{(m)} \dots \alpha^{(1)}$ является матрицей поворота от системы осей $O\xi\eta\zeta$ к системе осей $OX_m Y_m Z_m$, удовлетворяя по столбцам кинематическому уравнению Пуассона.

Так как при этом проекции $\omega_1, \omega_2, \omega_3$ задаются в явной форме от времени, то сами функции ω_j ($j=1, 2, 3$) могут быть либо независимы, либо зависимы в силу конечных (геометрических) уравнений связи между ними.

Поэтому условие (2.2) расписанное в проекциях в зависимости от коэффициентов, входящих в сумму по i ($i=1, m$) может привести только к конечным связям между проекциями $\omega_1, \omega_2, \omega_3$, в то время как условие (2.1) представляет дифференциальную связь проекций, в общем случае не сводящуюся к конечной со структурой (2.3), как это отмечается в голономных и неголономных системах [6]. В частности, условие 2.1 в случае склерономных голономных связей не сводится к конечному относительно $\omega_1, \omega_2, \omega_3$ соотношению $f(\omega_1, \omega_2, \omega_3) = 0$, где f обозначает функцию, при $\omega_1 = \sin t^2, \omega_2 = \cos t^2, \omega_3 = t; a=2, b=0$, так как в противном случае существовала бы зависимость между указанными независимыми проекциями $\omega_1, \omega_2, \omega_3$. Однако отмеченное здесь обстоятельство не нарушает интегрируемость кинематических уравнений вращения в силу (1.12). Так как условие (2.2) представляет необходимое и достаточное условие решения заданной формы для кинематических уравнений и не сводится к (2.1), то рассмотренные в [1] условия в общем случае не охватывают условия (2.1), где a, b — произвольные постоянные. Однако это не исключает случаев, когда какой-либо класс интегрируемых движений может одновременно удовлетворять и условию (2.1) и условию (2.2).

В качестве первого примера можно указать простые конические движения, задаваемые равенством [4]: $\omega(t) = \omega(-b \sin vt, b \cos vt, a)$ (a, b, v — константы).

Вторым примером служит движение тела с неподвижной точкой с условием процессионности [8], получаемом из соотношения (2.1) при $a=0$, что свидетельствует об обобщении уравнения Д. Гриоли. Другими словами, на основании формул (1.2), (1.4) ÷ (1.12) интегрируемость имеет место и при более общем условии: $a \neq 0$. Случай Д. Гриоли является частным и для соотношения (2.2) при $m=3$. Действительно, в обозначениях (8), при $\beta = \text{const}$ равенства $\omega_1 = \mu + \delta \cos \beta, \omega_2 = \delta \sin \beta \sin \mu, \omega_3 = \delta \sin \beta \cos \mu$ можно на основании (2.3) записать в виде:

$$(\omega_1, \omega_2, \omega_3)^T = \alpha^{(3)} \alpha^{(2)} \alpha^{(1)} (\delta^*, 0, 0)^T + \alpha^{(3)} (\mu^*, 0, 0)^T$$

$$\alpha^{(3)} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos \mu & \sin \mu \\ 0 & -\sin \mu & \cos \mu \end{bmatrix}, \quad \alpha^{(2)} \alpha^{(1)} = \begin{bmatrix} \cos \beta & 0 & -\sin \beta \\ 0 & 1 & 0 \\ \sin \beta & 0 & \cos \beta \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos \delta & \sin \delta \\ 0 & -\sin \delta & \cos \delta \end{bmatrix} \quad [2.4]$$

$$\mu = \arctg \frac{\omega_2}{\omega_3}, \quad \delta = \int_0^t (\omega_2^2 + \omega_3^2)^{1/2} dt / \sin \beta$$

что и подтверждает справедливость (2.2).

Отметим, что все случаи интегрируемости, при которых матрица угловых скоростей в подвижных осях постоянна, в геометрической интерпретации сводятся к условию (2.2).

Действительно, обозначив соответственно абсолютную и локальную производные через $d\omega/dt$, $\delta\omega/dt$ запишем формулу связи этих производных $d\omega/dt = \delta\omega/dt + \Omega \times \omega$ в проекциях

$$\frac{d}{dt}(\omega_\xi, \omega_\eta, \omega_\zeta)^T = \frac{d}{dt}(\omega_1, \omega_2, \omega_3)^T + \Omega^\sim(\omega_1, \omega_2, \omega_3)^T$$

где кососимметричная матрица $\Omega^\sim$, соответствующая угловой скорости Ω подвижной системы координат.

Откуда в силу постоянства $\omega_1, \omega_2, \omega_3$ имеем $\delta/dt(\omega_1, \omega_2, \omega_3)^T = 0$, $(\Omega_1, \Omega_2, \Omega_3) = (\omega_1, \omega_2, \omega_3)$ то окончательно $d/dt(\omega_\xi, \omega_\eta, \omega_\zeta) = 0$, что свидетельствует о неизменности направления вектора $\omega(\omega_\xi, \omega_\eta, \omega_\zeta)$ в неподвижной системе координат, как это и следует из условия (2.2) при $m=1$.

Условию (2.1) в случае управляемой компоненты $\omega_3(t)$ можно дать следующую интерпретацию. Условием интегрируемости уравнений вращения твердого тела является управление компонентой угловой скорости $\omega_3(t)$ по закону (2.1); при этом управление (а при его отсутствии — такое изменение) осуществляется вокруг оси неизменно ориентированной в твердом теле и в общем случае не сохраняющей неизменное направление в неподвижной системе координат, что является отличительной чертой движения.

Указанное в настоящей работе условие интегрируемости (2.1) дополняет случаи интегрируемости, основанные на методах теории приводимости и приведенные в [1]. Используемый в работе вариант кинематических уравнений не содержит особенностей вырождения и сводится к уравнению Риккати, приводящемуся заменой переменных к достаточно исследованному гипергеометрическому уравнению, что само по себе представляет дополнительную возможность для случаев интегрируемости.

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Каленова В. И., Морозов В. М. О применении методов теории приводимости к некоторым задачам динамики гироскопических систем // Изв. АН СССР. МТТ. 1987. № 1. С. 8–14.
2. Панов А. П. К построению общих решений векторных кинематических уравнений вращения. // Изв. АН СССР. МТТ. 1987. № 4. С. 52–57.
3. Еругин Н. П. Линейные системы обыкновенных дифференциальных уравнений с периодическими и квазипериодическими коэффициентами. Минск: Изд-во АН БССР, 1963. 272 с.
4. Wu M.-Y. A successive decomposition method for the solution of linear time-varying systems // Intern. J. Control 1984. V. 33. No. 1. P. 181–186.
5. Зубов В. И. Аналитическая динамика гироскопических систем. Л.: Судостроение, 1970. 317 с.
6. Лурье А. И. Аналитическая механика. М.: Физматгиз, 1961. 824 с.
7. Ишлинский А. Ю. Инерциальное управление баллистическими ракетами. М.: Наука, 1968. 142 с.
8. Харламов Е. И., Горр Г. В. О безнутационных движениях твердого тела, имеющего неподвижную точку // Киев.: Механика твердого тела, 1976. Вып. 8. С. 23–31.

Москва

Поступила в редакцию
6.11.1990