

УДК 531.383

КОРРЕКЦИЯ СИСТЕМЫ «ПРОСТРАНСТВЕННЫЙ ИЗМЕРИТЕЛЬ УГЛОВОЙ СКОРОСТИ — ГИРОСТАБИЛИЗАТОР»

ТКАЧЕНКО А. И.

В [1] указан метод калибровки и уточнения ориентации пространственного измерителя угловой скорости, установленного на движущемся объекте, с использованием точной угловой информации о положении некоторого связанного с объектом координатного трехгранника. В публикуемой работе аналогичная задача решается при условии, что упомянутая угловая информация получается с малыми погрешностями известного вида, которые необходимо оценить одновременно с погрешностями пространственного измерителя угловой скорости. Получено условие разрешимости этой задачи. Рассматриваются также влияние ошибок съема (считывания) первичной информации на точность калибровки и коррекции и возможности уменьшения этого влияния.

1. Свяжем с недеформируемым подвижным объектом ортонормированный базис $E(e_1, e_2, e_3)$. На объекте установлен пространственный измеритель угловой скорости, предназначенный для измерения координат $\omega_1, \omega_2, \omega_3$ вектора ω абсолютной угловой скорости объекта в базисе E . Нормированный кватернион Λ , характеризующий ориентацию базиса E относительно ортонормированного инерциального базиса $I(i_1, i_2, i_3)$, удовлетворяет уравнению $\dot{\Lambda}_E = \frac{1}{2} \Lambda_E \circ \omega_E$. (Нижним индексом отмечается отображение кватерниона или вектора на соответствующий базис). В действительности показания упомянутого измерителя вместо ω_E образуют вектор $\omega_E^* = \omega_1^* i_1 + \omega_2^* i_2 + \omega_3^* i_3 = \omega_E + \Delta \omega_E$, где $\Delta \omega_E$ — малый вектор погрешностей измерений. Кроме того, начальное значение $\Lambda(t_0)$ в момент $t=t_0$ задано с малой ошибкой. Поэтому вместо Λ_E вычисляется нормированный кватернион M_E , который задает ориентацию базиса E относительно близкого к I медленно вращающегося ортонормированного базиса K и удовлетворяет уравнению

$$\dot{M}_E = \frac{1}{2} M_E \circ \omega_E^* \quad (1.1)$$

На объекте находится гироскопическое устройство, предназначенное для стабилизации положения базиса I в пространстве и определения ориентации связанного с объектом ортонормированного базиса J относительно I путем измерения соответствующих углов Эйлера $\varphi_1, \varphi_2, \varphi_3$. Взаимная ориентация базисов E и J известна лишь в первом приближении. Вследствие неидеальности названного устройства его стабилизируемый элемент поворачивается с малой абсолютной угловой скоростью $\delta \omega(t)$, воспроизводя положение близкого к I ортонормированного базиса L . В некоторый известный момент $t_* \ll t_0$ базис L совмещен с I . Пусть

$$\Delta \omega_E = D(\omega_E, t) c, \quad \delta \omega_L = G(t) d, \quad \dot{c} = 0, \quad \dot{d} = 0 \quad (1.2)$$

Здесь c, d — неизвестные малые векторы размерностей $3m$ и $3n$ соответственно; D — матрица известного вида с размерами $3 \times 3m$, непрерывно дифференцируемая по t и компонентам вектора ω_E , которые, в свою очередь, непрерывно дифференцируемы по t почти всюду на промежутке $T = [t_0, t_f]$, $G(t)$ — матрица с размерами $3 \times 3n$, зависящая известным обра-

зом от t и непрерывно дифференцируемая почти всюду на T . Необходимо, используя измерения ω_E и $\varphi_1, \varphi_2, \varphi_3$ на T , уточнить значение $\Lambda_E(t_j)$ и оценить векторы c, d .

2. Ориентацию базиса J относительно I охарактеризуем нормированным кватернионом $N_J^\circ(t) = N_I^\circ(t)$. Изменение ориентации объекта в пространстве в течение промежутка $[t_0, t]$ определяется нормированным кватернионом $P_I^\circ = p_0^\circ + p^\circ = N_J^\circ(t) \circ \bar{N}_J^\circ(t_0)$, заданным в базисе I . (Чертой отмечается сопряженный кватернион.) По значениям углов $\varphi_1, \varphi_2, \varphi_3$, отсчитываемых от «дрейфующего» базиса L , может быть найден нормированный кватернион $N_J(\varphi) = N_L(\varphi)$, задающий ориентацию базиса J относительно L . Здесь $\varphi^T = [\varphi_1, \varphi_2, \varphi_3]$, индекс T означает транспонирование. Положим

$$N_J^\circ(t) \approx (1 + v) \circ N_J(\varphi) \quad (2.1)$$

Здесь $v = v_L(t)$ — малый вектор, характеризующий отклонение базиса L от I . Примем вначале $t_* = t_0$; тогда $N_J(\varphi_0) = N_J(\varphi(t_0)) = N_J^\circ(t_0)$ и $v(t_0) = 0$. Так как $N_J^\circ = {}^1/2 N_J^\circ \circ \omega_J$ и $N_J = {}^1/2 (N_J^\circ \circ \omega_J^* - \delta \omega_L \circ N_J)$, то в первом приближении $v = {}^1/2 \delta \omega_L$:

$$v(t) = {}^1/2 \Psi(t, t_0) d, \quad \Psi(t, t_0) = \int_{t_0}^t G(t) dt \quad (2.2)$$

Сформируем кватернион $P = p_0 + p = N_J(\varphi) \circ \bar{N}_J(\varphi_0)$. Из (2.1) следует $P \approx (1 - v) \circ P_I^\circ$. Переходя от умножения кватернионов к операциям над их векторными и скалярными частями [2] и пренебрегая величинами выше первого порядка малости, получим

$$p^\circ = p + p_0^\circ v - p^\circ \times v \quad (2.3)$$

Положим $\Lambda_E(t) \approx [1 + w(t)] \circ M_E(t)$, где $w = w_K$ — малый вектор, характеризующий отклонение базиса K от I . В первом приближении [1]:

$$w^\circ = -{}^1/2 A^T \Delta \omega_E, \quad w = w_0 - {}^1/2 \Theta(t) c$$

$$w_0 = w(t_0), \quad \Theta(t) = \int_{t_0}^t B^T D(\omega_E^*, t) dt \quad (2.4)$$

Матрицы A и B с размерами 3×3 задают соответственно преобразования $r_E = A r_I = \Lambda \circ r_I \circ \Lambda$ и $r_E = B r_K = \bar{M} \circ r_K \circ M$. Элементы матрицы B однозначно выражаются через вычисленные компоненты M_E . Найдем кватернион $P^* = p_0^* + p^* = M_E(t) \circ \bar{M}_E(t_0)$. Так как $P_I^\circ = \Lambda_E(t) \circ \Lambda_E(t_0)$, то с принятой точностью [1]:

$$p^\circ = p^* + p_0^\circ [w(t) - w_0] + p^\circ \times [w(t) + w_0] \quad (2.5)$$

Сравнивая (2.3) и (2.5), получим

$$z(t, t_0) = p^* - p = p_0^\circ [v(t) - w(t) + w_0] - p^\circ \times [v(t) - w(t) - w_0] \quad (2.6)$$

Используем выражения (2.2), (2.4):

$$2\Phi(p) w_0 + {}^1/2 [p_0 E_3 - \Phi(p)] [\Theta(t) c + \Psi(t, t_0) d] = p^* - p \quad (2.7)$$

Здесь E_3 — единичная матрица с размерами 3×3 ; $\Phi(r)$ — кососимметрическая матрица с размерами 3×3 , сопоставляемая вектору $r = [r_1, r_2, r_3]^T$ [1].

3. Будем считать систему «пространственный измеритель угловой скорости — гиросtabilизатор» (для краткости — систему (1.2), (2.4)) полностью наблюдаемой на промежутке T по функции (2.6), если любая совокупность векторов w_0, c, d однозначно определяется по соответствующим значениям $z(t, t_0)$ при $t \in T$. Полная наблюдаемость системы (1.2), (2.4) на T по функции (2.6) имеет место тогда и только тогда,

если тождество $z(t, t_0) = 0$ ($t \in T$) не удовлетворяется никакой совокупностью постоянных векторов w_0, c, d , не равных одновременно нулю [3].

Рассмотрим конструкцию, аналогичную (2.6):

$$z(t+\Delta t, t) = p_0^\circ [v(t+\Delta t) - v(t) - w(t+\Delta t) + w(t)] - \\ - p^\circ \times [v(t+\Delta t) + v(t) - w(t+\Delta t) - w(t)]$$

Здесь кватернион $P_I^\circ = p_0 + p$ характеризует изменение ориентации объекта в течение промежутка $[t+\Delta t, t]$. Так как $p_0^\circ \rightarrow 1$ и $(\Delta t)^{-1} p^\circ \rightarrow {}^{1/2}\omega_I$ при $\Delta t \rightarrow 0$, то, учитывая (2.4) и равенство $A^\circ = -\Phi(\omega_E)A$, находим

$$s(t) = A(t) \lim_{\Delta t \rightarrow 0} [(\Delta t)^{-1} z(t+\Delta t, t)] = \Phi(\omega_E)A(w-v) + \\ + {}^{1/2}(\Delta\omega_E + A\delta\omega_L) = (d/dt)[A(t)v-w]$$

Тождество $z(t, t_0) = 0$ выполняется тогда и только тогда, когда $s(t) = 0$

при $t \in T$. Поскольку, кроме того, функции $s(t)$ и $y(t) = s(t) + \int_{t_0}^t s(t) dt = \Phi(\omega_E)A(t_0)w_0 + {}^{1/2}[\Delta\omega_E + A(t)\delta\omega_L]$ взаимно однозначны [1], то система (1.2), (2.4) полностью наблюдаема на T по функции (2.6) тогда и только тогда, если она полностью наблюдаема на T по функции $y(t)$, т. е. если существуют точки $t_1, \dots, t_r \in T$ ($r \geq m+n+1$), такие, что

$$\text{rang} \begin{bmatrix} \Phi(\omega_1) & D(\omega_1, t_1) & A(t_1)G(t_1) \\ \dots & \dots & \dots \\ \Phi(\omega_r) & D(\omega_r, t_r) & A(t_r)G(t_r) \end{bmatrix} = 3(m+n+1) \quad (3.1)$$

Здесь $\omega_j = \omega_E(t_j)$ ($j=1, \dots, r$). Если условие (3.1) выполняется, то по значениям $\omega_E^*, \Phi, \Theta(t), \Psi(t, t_0)$, полученным при $t \in T$, может быть сформирована система уравнений (2.7), имеющая единственное решение w_0^*, c^*, d^* , которое является оценкой соответствующих векторов в первом приближении. Последовательность операций по вычислению $w(t_j, w_0^*, c^*)$ и уточнению $\Lambda_E(t_j)$ очевидна.

Так как в окрестности возможных точек неоднозначности $\Phi(t)$ малые значения d могут приводить к большим ошибкам измерения Φ , эти точки должны быть исключены при формировании уравнений (2.7).

Если $t_* < t_0$, то посредством указанных выше действий уточняется ориентация базиса E относительно положения, занимаемого базисом L при $t=t_0$. Затем с использованием матрицы $\Psi(t_0, t_*)$, вычисленной по аналогии с (2.2), оценивается вектор $v(t_0) = {}^{1/2}\Psi(t_0, t_*)d$, характеризующий отклонение базиса L от I при $t=t_0$, и вводится соответствующая поправка в значение $\Lambda_E(t_j)$.

4. В простейшем случае $m=n=1, D=G=E_3$ условие (3.1) выполняется если найдутся точки $t_1, t_2, t_3, t_4 \in T$, такие, что

$$\text{rang} \begin{bmatrix} \Phi(\omega_2) - \Phi(\omega_1) & A_2 - A_1 \\ \Phi(\omega_3) - \Phi(\omega_1) & A_3 - A_1 \\ \Phi(\omega_4) - \Phi(\omega_1) & A_4 - A_1 \end{bmatrix} = 6 \quad (4.1)$$

Здесь $A_i = A(t_i)$ ($i=1, 2, 3, 4$). Введем представление $A_j = S(t_j, t_1)A_1$ ($j=2, 3, 4$), $S(t_j, t_1) = E_3 + \Phi(v_j) \sin \alpha_j + (1 - \cos \alpha_j)\Phi^2(v_j)$, где α_j и $v_j = v_{jE}$ — соответственно величина и орт вектора ориентации [4], характеризующего изменение положения объекта в течение промежутка $[t_1, t_j]$. Условие (4.1) удовлетворяется в том и только том случае, если три равенства

$$(\omega_j - \omega_1) \times \omega + v_j \times v \sin \alpha_j + v_j \times (v_j \times v) (1 - \cos \alpha_j) = 0 \quad (4.2)$$

не выполняются одновременно ни при каких трехмерных векторах ω, v , не равных одновременно нулю. Если векторы $v_j \times (\omega_j - \omega_1)$ ($j=2, 3, 4$) линейно независимы, то равенства (4.2) не выполняются одновременно ни при каком $\omega \neq 0$. Если же линейно независимы три вектора $(\omega_j - \omega_1) \times v_j \sin \alpha_j + [(\omega_j - \omega_1) \times v_j] \times v_j (1 - \cos \alpha_j)$, то равенства (4.2) не вы-

полняются одновременно ни при каком $v \neq 0$. Одновременное соблюдение двух последних предположений, теоретически вполне осуществимое, является достаточным для выполнения условия (3.1) в рассмотренном случае.

5. Пусть в формулах численного интегрирования уравнения (1.1) фигурируют величины

$$\theta_k = \int_{t_{k-1}}^{t_k} \omega_E^* dt = \theta_{1,k} i_1 + \theta_{2,k} i_2 + \theta_{3,k} i_3$$

$$(t_k = t_{k-1} + h, \quad 0 < h \ll 1, \quad k=1, 2, \dots)$$

Квантованные по уровню сигналы пространственного измерителя угловой скорости имеют вид импульсов фиксированной малой цены $\sigma > 0$. Очередной импульс информации ω_i^* ($i=1, 2, 3$) с соответствующим знаком поступает в момент, когда абсолютная величина приращения интеграла от ω_i^* с момента поступления предыдущего импульса достигает σ . Значение $\theta_{i,k}$ аппроксимируется суммой $\theta_{i,k}^*$ всех импульсов информации о ω_i^* , поступивших в течение промежутка $[t_{k-1}, t_k]$. Если $\tau_{i,k}$ — момент поступления последнего на промежутке $[t_{k-1}, t_k]$ импульса информации ω_i^* , то

$$\theta_{i,k}^* = \int_{\tau_{i,k-1}}^{\tau_{i,k}} \omega_i^* dt = \theta_{i,k} + \Delta\theta_{i,k-1} - \Delta\theta_{i,k}, \quad \Delta\theta_{i,k} = \int_{\tau_{i,k}}^{t_k} \omega_i^* dt \quad (5.1)$$

Здесь $\Delta\theta_{i,k}$ — случайная величина, равномерно распределенная в интервале $[-\sigma, 0]$ при $\omega_i^*(t_k) < 0$ или в интервале $[0, \sigma]$ — при $\omega_i^*(t_k) > 0$. Поэтому $\mu(\Delta\theta_{i,k}) = 1/2 \sigma \text{sign } \omega_i^*(t_k)$, где $\mu(a)$ — математическое ожидание случайной величины a . Поскольку все ошибки определения ориентации базиса E относительно L при $t=t_0$, независимо от происхождения, учитываются значением ω_0 , то $\Delta\theta_{i,0} = 0$.

Обозначим $\delta\theta_{i,k} = \theta_{i,k}^* - \theta_{i,k}$. Из (5.1) следует, что $\mu(\delta\theta_{i,k}) = 0$ при $\omega_i^*(t_{k-1}) \omega_i^*(t_k) > 0$; если же $\omega_i^*(t_{k-1}) \omega_i^*(t_k) < 0$, то $\mu(\delta\theta_{i,k}) = -\sigma \text{sign } \omega_i^*(t_k)$. Так как направления орта e_i в последовательные моменты изменения знака ω_i^* в общем случае не совпадают, то вследствие непрерывности конечных поворотов [5] возникает ошибка определения ориентации базиса E — ошибка некоммутативности, не учтенная в (2.7). Если, однако, промежутки $[t_0, t_f]$ достаточно краток, то влияние накопленной ошибки некоммутативности на точность оценки векторов w_0, c, d незначительно по сравнению с влиянием локальных ошибок $\Delta\theta(t) = \Delta\theta_{1,k} i_1 + \Delta\theta_{2,k} i_2 + \Delta\theta_{3,k} i_3$ в моменты формирования уравнений (2.7). Если пренебречь накопленной ошибкой некоммутативности, то при $\Delta\theta(t) \neq 0$ вместо M вычисляется нормированный кватернион M^* , а числовой образ базиса E отклоняется в положение ортонормированного базиса F , так что

$$M_F^*(t) = M_E(t) \circ Q_F(t), \quad Q_F \approx 1 + \mathbf{q}_F, \quad \mathbf{q}_F(t) = \mathbf{q}_E(t) = 1/2 \Delta\theta(t) \quad (5.2)$$

Кватернион Q характеризует отклонение базиса F от E . Из (5.2) следует $M_F^*(t) = Q_K(t) \circ M_E(t)$, $Q_K = M_E \circ Q_F \circ \bar{M}_E = 1 + \mathbf{q}_K$, $\mathbf{q}_K(t) = B^T(t) \mathbf{q}_F(t)$. Так как $\Delta\theta_{1,k}, \Delta\theta_{2,k}, \Delta\theta_{3,k}$ в общем случае некоррелированы, то

$$\mu(\mathbf{q}_K) = -1/4 \sigma \mathbf{p}(t), \quad R(\mathbf{q}_K) = 1/12 \sigma^2 E_3,$$

$$\mathbf{p}^T(t) = [\text{sign } \omega_1^*(t), \text{sign } \omega_2^*(t), \text{sign } \omega_3^*(t)] \quad (5.3)$$

Здесь $R(\mathbf{r})$ — корреляционная матрица случайного вектора \mathbf{r} . Вместо P^* вычисляется кватернион $P' = p_0' + \mathbf{p}'$:

$$P' = M_F^*(t) \circ \bar{M}_E(t_0) = Q_K(t) \circ P^*$$

Используя вместо \mathbf{p}^* вектор $\mathbf{p}' \approx \mathbf{p}^* + p_0^* \mathbf{q}_K - \mathbf{p}^* \times \mathbf{q}_K$, получим вместо (2.7) уравнение

$$\mathbf{z}(t, t_0) = \mathbf{z}'(t) + \delta \mathbf{z}, \quad \delta \mathbf{z} = [E_3 p_0 - \Phi(\mathbf{p})] \mathbf{q}_K \quad (5.4)$$

Здесь $\mathbf{z}(t, t_0)$ — левая часть уравнения (2.7); $\mathbf{z}'(t) = \mathbf{p}' - \mathbf{p}$. Из (5.3) следует $\mu(\delta \mathbf{z}) = -1/4 \sigma [E_3 p_0 - \Phi(\mathbf{p})] \rho$.

Для получения централизованной невязки $\delta \mathbf{z}$ положим

$$\mathbf{z}'(t) = \mathbf{p}' - \mathbf{p} + 1/4 \sigma [E_3 p_0 - \Phi(\mathbf{p})] B^T \rho_* \quad (5.5)$$

где $\rho_*^T = [\text{sign } \theta_{1,k}^*, \text{sign } \theta_{2,k}^*, \text{sign } \theta_{3,k}^*]$. Тогда в (5.4)

$$\mu(\delta \mathbf{z}) = 0, \quad R(\delta \mathbf{z}) = 1/4 \sigma [p_0 E_3 - \Phi^2(\mathbf{p})] \sigma^2$$

Иной путь получения несмещенной невязки $\delta \mathbf{z}$ — использование при интегрировании уравнения (1.1) вместо $\theta_{i,k}$ ($i=1, 2, 3$) величин

$$\theta_{i,k}^0 = \theta_{i,k}^* + 1/2 \sigma (\text{sign } \theta_{i,k}^* - \text{sign } \theta_{i,k-1}^*) \quad (\text{sign } \theta_{i,0}^* = 0) \quad (5.6)$$

Этот прием позволяет также уменьшить упоминавшуюся ошибку некоммутируемости на больших интервалах вычислений.

Систему уравнений (5.4) для моментов $t_j \in T$ ($j=1, \dots, r \gg m+n+1$), таких, что $p_0(t_j) = p_{0j} \neq 0$, представим в виде

$$U \mathbf{x} = \mathbf{Z}^* = \mathbf{Z} + \delta \mathbf{Z}, \quad \mathbf{x}^T = [\mathbf{w}_0^T \mathbf{c}^T \mathbf{d}^T] \quad (5.7)$$

$$U = \begin{bmatrix} 2\Phi(\mathbf{p}_1) & \Gamma(t_1) \Theta(t_1) & \Gamma(t_1) \Psi(t_1, t_0) \\ \dots & \dots & \dots \\ 2\Phi(\mathbf{p}_r) & \Gamma(t_r) \Theta(t_r) & \Gamma(t_r) \Psi(t_r, t_0) \end{bmatrix}$$

$$\mathbf{Z}^T = [\mathbf{z}_1^T(t_1) \dots \mathbf{z}_r^T(t_r)], \quad \delta \mathbf{Z}^T = [\delta \mathbf{z}^T(t_1) \dots \delta \mathbf{z}^T(t_r)]$$

$$\Gamma(t_j) = 1/2 [p_{0j} E_3 - \Phi(\mathbf{p}_j)], \quad \mathbf{p}_j = \mathbf{p}(t_j)$$

Условие (3.1) гарантирует возможность удовлетворить требование $\text{rang } U = 3(m+n+1)$. При достаточно малом σ векторы $\Delta \theta(t_k)$, $\Delta \theta(t_i)$ ($t_k \neq t_i$) практически не коррелированы. Поэтому $R(\delta \mathbf{Z})$ — квазидиагональная матрица с блоками $R[\delta \mathbf{z}(t_j)]$ на главной диагонали. Если каждое уравнение (5.4) умножить слева на соответствующую матрицу $[p_0 E_3 - \Phi(\mathbf{p})]^{-1} = p_0^{-1} [E_3 + p_0 \Phi(\mathbf{p}) + \Phi^2(\mathbf{p})]$, то решение полученной таким образом системы методом наименьших квадратов эквивалентно решению исходной системы (5.7) методом минимизации среднеквадратической ошибки [6]. Однако в силу отмеченной структуры матрицы $R(\delta \mathbf{Z})$ решение системы (5.7) методом минимизации среднеквадратической ошибки при $r \gg m+n+1$ практически не превосходит по точности решение этой системы методом наименьших квадратов, которое получается как единственное в данном случае решение уравнения $U^T U \mathbf{x} = U^T \mathbf{Z}^*$ [7]. Подчеркнем, что матрица $U^T U$ и вектор $U^T \mathbf{Z}^*$ могут быть вычислены с помощью последовательных итераций вида [8]:

$$(U^T U)_s = (U^T U)_{s-1} + u_s^T u_s, \quad (U^T \mathbf{Z}^*)_s = (U^T \mathbf{Z}^*)_{s-1} + u_s^T \mathbf{z}_s^* \quad (5.8)$$

Здесь $s=1, \dots, 3r$ — номер итерации, u_s и \mathbf{z}_s — соответственно s -я строка матрицы U и s -й скалярный элемент вектора \mathbf{Z}^* ; $(U^T U)_0 = 0$, $(U^T \mathbf{Z}^*)_0 = 0$. Поэтому нет необходимости запоминать коэффициенты уравнений (5.4) до момента t_r .

6. Моделирование процесса коррекции системы «пространственный измеритель угловой скорости — гиросtabilизатор» было выполнено при следующих условиях:

$$m=3, \quad n=1, \quad D = [D_I D_{II} E_3], \quad G = E_3$$

$$D_I = \text{diag}[\omega_1, \omega_2, \omega_3], \quad D_{II} = \begin{bmatrix} \omega_2 & 0 & \omega_3 \\ \omega_1 & \omega_3 & 0 \\ 0 & \omega_2 & \omega_1 \end{bmatrix}$$

$$\begin{aligned}
t_0=t_* &=0, \quad t_f=30 \text{ с}, \quad h=0,02 \text{ с} \\
\Lambda(0) &=0,64+0,48i_1+0,36i_2-0,48i_3 \\
w_1(0) &=w_2(0)=w_3(0)=10^{-3} \\
c_1=c_2=c_3 &=3 \cdot 10^{-4}, \quad c_4=c_5=-c_6=5 \cdot 10^{-4} \\
c_7=-c_8 &=-c_9=10^{-5} \text{ с}^{-1}, \quad d_1=d_2=d_3=10^{-6} \text{ с}^{-1}
\end{aligned}$$

Составляющие вектора ω_E задавались следующими значениями

$t, \text{ с}$	$\omega_1, \text{ с}^{-1}$	$\omega_2, \text{ с}^{-1}$	$\omega_3, \text{ с}^{-1}$
$0 \leq t \leq 5$	0,01	0,02	-0,01
$5 < t \leq 10$	0,02	0,32	-0,015
$10 < t \leq 15$	0,01	0,01	-0,02
$15 < t \leq 20$	0,16	0,015	-0,03
$20 < t \leq 25$	0,03	0,017	-0,16
$25 < t \leq 30$	0,02	0,02	-0,02

«Самолетные» углы — рысканье φ_1 , тангаж φ_2 , крен φ_3 [5] — вычислялись с начальными условиями $\varphi_0^T = [-0,5; 0,17; -0,6]$. Интегрирование уравнения (1.1) выполнялось с шагом $H=2h$ с помощью формул, имеющих ошибку на шаге порядка H^5 . Квадратуры в (2.4) вычислялись с шагом $H=2h$ по формулам, имеющим ошибку на шаге порядка H^3 . Уравнения (5.4) формировались в моменты $t_1=4 \text{ с}, t_2=4,2 \text{ с}, \dots, t_{j+1}=t_j+0,2 \text{ с}, \dots, t_r=t_f$. Соответствующая система (5.7) решалась методом наименьших квадратов с использованием операций (5.8). Вектор w^0 , характеризующий ошибку определения ориентации базиса E после коррекции, находился, как в [1]. При отсутствии квантования величин $\theta_{i,k}$ по уровню были получены следующие значения w^0 и компонент векторов ошибок $\delta c = c^* - c$, $\delta d = d^* - d$: $w^0 = 10^{-5}(-0,67i_1 + 0,32i_2 - 1,3i_3)$, $\delta c_1 = -5,9 \cdot 10^{-7}$, $\delta c_2 = -5,8 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_3 = -1,4 \cdot 10^{-5}$, $\delta c_4 = 6 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_5 = -3,7 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_6 = -2,4 \cdot 10^{-8}$, $\delta c_7 = -4,1 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta c_8 = 1,4 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta c_9 = -1,5 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_1 = -2,2 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_2 = 2,1 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_3 = -2,5 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$.

С учетом квантования величин $\theta_{i,k}$ при $\sigma = 2 \cdot 10^{-5}$ без использования операций центрирования невязки δz были получены ошибки $w^0 = 10^{-5}(-2i_1 + 0,5i_2 - 3,2i_3)$, $\delta c_1 = 9,6 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_2 = -2,7 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_3 = -9,7 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_4 = 1,8 \cdot 10^{-5}$, $\delta c_5 = -1,6 \cdot 10^{-5}$, $\delta c_6 = -2,8 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_7 = -1,2 \cdot 10^{-6} \text{ с}^{-1}$, $\delta c_8 = -2,1 \cdot 10^{-6} \text{ с}^{-1}$, $\delta c_9 = 1,9 \cdot 10^{-6} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_1 = -6,7 \cdot 10^{-8} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_2 = 2 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_3 = -1,4 \cdot 10^{-6} \text{ с}^{-1}$.

В тех же условиях при использовании формул центрирования невязок (5.5) или (5.6) ошибки оценок и коррекции приняли значения $w^0 = 10^{-5}(1,7i_1 + 0,83i_2 - 1,4i_3)$, $\delta c_1 = 4,5 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_2 = -9,4 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_3 = -1,8 \cdot 10^{-5}$, $\delta c_4 = 4,9 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_5 = -5,1 \cdot 10^{-6}$, $\delta c_6 = 8,7 \cdot 10^{-7}$, $\delta c_7 = -3,8 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta c_8 = -1,6 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta c_9 = -1,8 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_1 = 2,9 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_2 = -1,4 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$, $\delta d_3 = -1,4 \cdot 10^{-7} \text{ с}^{-1}$.

В последнем случае ошибки оценок и коррекции приблизились к значениям ошибок при неквантованной первичной информации.

ЛИТЕРАТУРА

1. *Ткаченко А. И.* Определение ориентации и калибровка пространственного измерителя угловой скорости. Изв. АН СССР. МТТ, 1983, № 3, с. 19–23.
2. *Бранец В. Н., Шмыглевский И. П.* Применение кватернионов в задачах ориентации твердого тела. М.: Наука, 1973. 349 с.
3. *Д'Анжело Г.* Линейные системы с переменными параметрами. Анализ и синтез. М.: Машиностроение, 1974. 288 с.
4. *Bortz J. E.* A new mathematical formulation for strapdown inertial navigation. — IEEE Trans. Aerospace and Electronic Syst., 1971, 7, N 1, p. 61–66.
5. *Лурье А. И.* Аналитическая механика. М.: Физматгиз, 1961. 824 с.
6. *Браммер К., Зиффлинг Г.* Фильтр Калмана — Бьюси. М.: Наука, 1982. 200 с.
7. *Эльясберг П. Е.* Определение движения по результатам измерений. М.: Наука, 1976. 416 с.
8. *McCaskill T., Buisson J., Buonaguro A.* A sequential range navigation algorithm for a medium attitude navigation satellite. — Navigation, 1976, 23, N 2, p. 164–177.

Киев

Поступила в редакцию
9.XI.1983