

ГАРАНТИРУЮЩИЙ ПОДХОД ДЛЯ ОПРЕДЕЛЕНИЯ ОПТИМАЛЬНОГО ПЛАНА КАЛИБРОВКИ БЛОКА НЬЮТОНОМЕТРОВ

А.А. Голован, А.И. Матасов

Лаборатория управления и навигации
механико-математического факультета МГУ имени М.В. Ломоносова

Аннотация. Рассматривается задача стендовой калибровки блока ньютонометров на высокоточном стенде. Кроме инструментальных ошибок собственно блока ньютонометров, принимаются в расчет и возможные погрешности стенда (накапливающиеся в процессе его эксплуатации). Одна из главных проблем калибровки состоит в выборе оптимального плана угловых положений блока. Для выбора этого плана предлагается использовать гарантирующий подход.

1 Введение

Известно, что блок ньютонометров бесплатформенной инерциальной навигационной системы необходимо калибровать [1–12]. Погрешности самого блока определяются ошибками масштабных коэффициентов, перекосами осей чувствительности ньютонометров и систематическими смещениями нулей. Однако, кроме указанных погрешностей, у высокоточных стендов в процессе функционирования могут возникать дефекты, связанные с перекосом осей вращения и систематическими ошибками измерения углов поворотов вокруг осей. Примерами таких стендов могут быть стенды фирмы "Acutronic" [13]. Тогда, кроме решения собственно задачи калибровки, нужно решать задачу функциональной диагностики стенда. Это делает размерность вектора состояния высокой.

При больших размерностях инженерная интуиция может подвести. Поэтому нужно разработать математическую постановку задачи калибровки для номинально высокоточных стендов с учетом указанных особенностей. В работе предлагается сделать это при помощи гарантирующего подхода. Он позволяет наиболее просто определить оптимальные угловые положения блока на высокоточном стенде, построить оптимальные алгоритмы калибровки и определить предельно достижимые точности оценивания искомых параметров.

Основным результатом данной работы является оптимальный план калибровочных экспериментов. Кроме того, по оценкам параметров погрешностей стенда можно сделать вывод о том, необходимо ли проводить дорогостоящие регламентные работы по регулировке стенда.

2 Постановка задачи

Рассмотрим двухстепенной стенд, состоящий из основания и двух рам – внешней и внутренней.

2.1 Идеальная схема стенда

В идеале основание стенда устанавливается точно в горизонте. Внешняя ось вращения также находится в плоскости горизонта с известной азимутальной ориентацией. При нулевом угле поворота i внешней рамы относительно основания внутренняя ось вращения совпадает с географической вертикалью. Внутренняя и внешняя оси пересекаются в точке M^b и ортогональны.

С внешней рамой связывается система координат M^bi так, что первая ось M^bi_1 совпадает с внешней осью вращения, третья ось M^bi_3 совпадает с внутренней осью вращения M^bj_3 , а третья ось M^bi_2 составляет с первой и третьей осями правый ортогональный трехгранник.

С внутренней рамой связывается правый трехгранник M^bj так, что при нулевом угле поворота внутренней рамы относительно внешней рамы j он совпадает с трехгранником M^bi (а при произвольном j имеет с M^bi общую ось $M^bi_3 = M^bj_3$).

На внутренней раме располагается так называемая планшайба, на которой укрепляется бесплатформенная инерциальная навигационная система с блоком акселерометров таким образом, что инструментальные оси блока ньютонометров совпадают с осями трехгранника M^bj .

Устанавливая стенд в различные положения требуется по измерениям углов (i, j) и сигналов ньютонометров определить параметры модели блока ньютонометров.

2.2 Схема стенда с учетом его погрешностей

Будем считать, что основание стенда установлено не строго в горизонте (например, вследствие "просадки" фундамента). В частности, внешняя ось не строго горизонтальна. Положим, что внешняя и внутренняя оси пересекаются в точке M^b , но не являются строго ортогональными. Введем вертикальную плоскость M^bV , проходящую через географическую вертикаль M^bZ в точке M^b и внешнюю ось вращения стенда, и вектор нормали M^bn к вертикальной плоскости M^bV (лежащей в плоскости горизонта), образующую с M^bZ и внешней осью правый (неортогональный) трехгранник.

Предположим, что из-за неидеальности установки основания стенда угол азимутальной ориентации A вертикальной полуплоскости плоскости M^bV , содержащей внешнюю ось, относительно географического трехгранника (отсчитываемый от направления на Север по часовой стрелке, если смотреть сверху) известен с малой ошибкой ΔA . Кроме того, из-за неидеальности установки основания стенда внешняя ось вращения отклонена от плоскости горизонта на малый угол $\delta_2^{i_0}$, отсчитываемый в положительном направлении (против часовой стрелки) вокруг нормали M^bn .

С внешней рамой связывается система координат M^bi так, что первая ось M^bi_1 совпадает с внешней осью вращения, третья ось M^bi_3 лежит в плоскости, образованной внешней и внутренней осями (и почти совпадает с внутренней осью вращения), а вторая ось M^bi_2 составляет с M^bi_1 и M^bi_3 правый ортогональный трехгранник. Из-за неидеальности установки основания стенда в горизонте ось M^bi_3 совпадает с плоскостью M^bV при неизвестном малом значении угла пово-

рота внешней рамы относительно основания $i^* \neq 0$. Угол поворота внешней рамы (трехгранника $M^b i$) относительно основания стенда i измеряется с постоянной ошибкой Δi .

С внутренней рамой свяжем систему координат $M^b j$ следующим образом. Ось $M^b j_3$ совпадает с внутренней осью вращения. В плоскости, образованной внешней и внутренней осями (или, что то же, в плоскости, образованной осями $M^b i_1$, $M^b i_3$) повернем трехгранник $M^b i$ вокруг оси $M^b i_2$ в положительном направлении на малый угол $\delta_2^{j_0}$ так, чтобы ось $M^b i_3$ совпала бы с внутренней осью вращения $M^b j_3$. Таким образом, угол неортогональности внешней и внутренней осей определяется малым углом $\delta_2^{j_0}$. Тогда при нулевом угле поворота внутренней рамы относительно внешней рамы $j = 0$ новое положение оси $M^b i_1$ определит ось $M^b j_1$, которую и свяжем с внутренней рамой. Ось $M^b j_2$ образует с первой и третьей осями правый ортогональный трехгранник. При произвольном значении угла j трехгранник $M^b j$ переходит в новое положение вместе с внутренней рамой. Угол поворота внутренней рамы (трехгранника $M^b j$) относительно внешней рамы j измеряется с постоянной ошибкой Δj .

Правый ортогональный трехгранник, связанный с планшайбой, расположенной на внутренней раме, повернут относительно $M^b j$ на малый угол вокруг некоторой неизвестной оси. В свою очередь, инструментальный трехгранник $M^b z$, по осям которого в идеале должны располагаться оси чувствительности ньютонометров, повернут относительно осей планшайбы на еще один малый угол вокруг еще одной неизвестной оси. В результате ориентация инструментального трехгранника $M^b z$ относительно трехгранника $M^b j$ характеризуется вектором малого поворота $(\delta_1^{zj}, \delta_2^{zj}, \delta_3^{zj})^T$.

Введем также следующие обозначения: 1) $\Gamma_{11}, \Gamma_{22}, \Gamma_{33}$ – ошибки масштабных коэффициентов ньютонометров; 2) $\Gamma_{12}, \Gamma_{13}, \Gamma_{21}, \Gamma_{23}, \Gamma_{31}, \Gamma_{32}$ – ошибки несоосности ньютонометров; 3) $\Delta f_{z_1}^0, \Delta f_{z_2}^0, \Delta f_{z_3}^0$ – постоянные смещения нулей ньютонометров; 4) g' – номинальное значение ускорения силы тяжести; 5) Δg – погрешность информации о значении ускорения силы тяжести.

Устанавливая стенд в различные положения требуется по измерениям углов (i, j) и сигналов ньютонометров определить параметры модели блока ньютонометров и постоянные погрешности стенда.

После громоздких преобразований можно получить зависимости показаний блока ньютонометров от углов поворота рамок стенда. Тогда задачу калибровки можно представить в формальном виде в принятых в теории оценивания обозначениях. Именно, в итоге будем считать, что имеются три группы измерений:

$$\begin{aligned} \overset{(1)}{z}(i, j) &= \overset{(1)}{H}^T(i, j) q + \overset{(1)}{\varrho}(i, j), & \overset{(1)}{z}(i, j) &= \frac{a'_{z_1}(i, j)}{g'}, \\ \overset{(2)}{z}(i, j) &= \overset{(2)}{H}^T(i, j) q + \overset{(2)}{\varrho}(i, j), & \overset{(2)}{z}(i, j) &= \frac{a'_{z_2}(i, j)}{g'}, \\ \overset{(3)}{z}(i, j) &= \overset{(3)}{H}^T(i, j) q + \overset{(3)}{\varrho}(i, j), & \overset{(3)}{z}(i, j) &= \frac{a'_{z_3}(i, j)}{g'}. \end{aligned} \quad (1)$$

Здесь $\{i, j\}$ – угловые параметры, принимающие значения из $[0, 2\pi]$ каждый,

характеризующие угловые положения стэнда; $\{z^{(1)}(i, j), z^{(2)}(i, j), z^{(3)}(i, j)\}$ – нормированные показания трех ньютонометров $\{a'_{z_1}(i, j), a'_{z_2}(i, j), a'_{z_3}(i, j)\}$; $\{H^{(1)}(i, j), H^{(2)}(i, j), H^{(3)}(i, j)\}$ – известные векторы из \mathbb{R}^m ($m = 15$); $q \in \mathbb{R}^m$ – вектор неизвестных параметров, состоящий из ошибок блока; $\{\varrho^{(1)}(i, j), \varrho^{(2)}(i, j), \varrho^{(3)}(i, j)\}$ – неизвестные ошибки измерений (безразмерные).

Оцениваемые параметры имеют вид

$$\begin{aligned}
 q_1 &= \delta_2^{i0}, & q_2 &= \Delta i + i^*, & q_3 &= \delta_2^{j0}, \\
 q_4 &= \Gamma_{13} - \delta_2^{zj}, & q_5 &= \Gamma_{11} - \frac{\Delta g}{g'}, & q_6 &= \Gamma_{12} - \Delta j + \delta_3^{zj}, \\
 q_7 &= \frac{\Delta f_{z1}^0}{g'}, & q_8 &= \Gamma_{23} + \delta_1^{zj}, & q_9 &= \Gamma_{21} + \Delta j - \delta_3^{zj}, \\
 q_{10} &= \Gamma_{22} - \frac{\Delta g}{g'}, & q_{11} &= \frac{\Delta f_{z2}^0}{g'}, & q_{12} &= \Gamma_{31} + \delta_2^{zj}, \\
 q_{13} &= \Gamma_{32} - \delta_1^{zj}, & q_{14} &= \Gamma_{33} - \frac{\Delta g}{g'}, & q_{15} &= \frac{\Delta f_{z3}^0}{g'},
 \end{aligned} \tag{2}$$

а векторы $H^{(p)}(i, j) \in \mathbb{R}^m$ ($m = 15$) определяются выражениями

$$\begin{aligned}
 H^{(1)}(i, j) &= \begin{pmatrix} -\cos j \\ -\cos i \sin j \\ -\cos i \cos j \\ \cos i \\ \sin i \sin j \\ \sin i \cos j \\ 1 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{pmatrix}, & H^{(2)}(i, j) &= \begin{pmatrix} \sin j \\ -\cos i \cos j \\ \cos i \sin j \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ \cos i \\ \sin i \sin j \\ \sin i \cos j \\ 1 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{pmatrix}, & H^{(3)}(i, j) &= \begin{pmatrix} 0 \\ \sin i \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ \sin i \sin j \\ \sin i \cos j \\ \cos i \\ 1 \end{pmatrix}.
 \end{aligned} \tag{3}$$

Таким образом, уравнения (1) описывают континуум всевозможных показаний блока ньютонометров при всех его мыслимых угловых положениях. Требуется по всем измерениям $z^{(p)}(i, j)$, $p = 1, 2, 3$ определить все компоненты вектора параметров q .

3 Метод гарантирующего оценивания

В соответствии с гарантирующим подходом к оцениванию [14, 15] будем полагать, что ошибки измерений ограничены по абсолютной величине параметром σ :

$$|\varrho^{(1)}(i, j)| \leq \sigma, \quad |\varrho^{(2)}(i, j)| \leq \sigma, \quad |\varrho^{(3)}(i, j)| \leq \sigma, \quad i, j \in [0, 2\pi].$$

Рассмотрим линейные оценщики для $l = a^T q$ вида

$$\hat{l} = \sum_{p=1}^3 \int \Phi^{(p)}(i, j) z^{(p)}(i, j) di dj \quad (4)$$

где $\Phi^{(p)}(i, j)$ – некоторые весовые функции. Для оценки ν -той компоненты вектора неизвестных параметров q вектор $a = e^{(\nu)}$, где $e^{(\nu)} \in \mathbb{R}^m$ состоит из нулей, кроме единицы на ν -том месте.

Величина

$$\sup_{q \in \mathbb{R}^m, |\varrho^{(p)}(i, j)| \leq \sigma, p=1,2,3} |\hat{l} - l|$$

называется гарантированной ошибкой оценки. При выбранном оценщике это максимальное значение ошибки оценки при всевозможных значениях неопределенных факторов. Будем искать весовые коэффициенты $\Phi^{(p)}(i, j)$, минимизирующие гарантированную ошибку оценки, то есть – из решения следующей минимаксной задачи:

$$\inf_{\Phi^{(p)}(i, j), p=1,2,3} \sup_{q \in \mathbb{R}^m, |\varrho^{(p)}(i, j)| \leq \sigma, p=1,2,3} |\hat{l} - l|.$$

Такая задача называется задачей оптимального гарантирующего оценивания.

Можно показать, что эта задача сводится к вариационной задаче вида

$$\inf_{\Phi^{(p)}(i, j), p=1,2,3} \sigma \sum_{p=1}^3 \int |\Phi^{(p)}(i, j)| di dj \quad (5)$$

при ограничениях (они называются условия несмещенности)

$$\sum_{p=1}^3 \int H^{(p)}(i, j) \Phi^{(p)}(i, j) di dj = a. \quad (6)$$

Если векторы $H^{(p)}(i, j) \in \mathbb{R}^m$ непрерывны, то решение (5), (6) существует и может быть представлено обобщенной импульсной функцией с m импульсами (дельта-функциями Дирака) [15],[16]. При этом величина $\sigma \sum_{p=1}^3 \int |\Phi^0(i, j)| di dj$, где $\Phi^0(i, j)$ – оптимальные весовые коэффициенты, определяет оптимальную гарантированную ошибку оценки параметра l .

Отметим также, что привлечение нелинейных оценщиков вместо (4) не уменьшит гарантированную ошибку оценки [16].

4 Аналитическое решение задачи калибровки

Используя особенности задачи калибровки, найдем ее решение аналитически. Для этого заметим сначала, что при оценивании параметра q_ν соответствующая компонента вектора a (с номером ν) в условиях несмещенности (6) равна 1, а остальные компоненты a равны нулю. Рассмотрим ν -тую строку в условиях несмещенности. Поскольку все компоненты векторов $H^{(p)}(i, j)$ по модулю меньше единицы, то, очевидно, что для любого оценивателя, удовлетворяющего условиям несмещенности, имеют место следующие соотношения (для любого $\nu = 1, \dots, m$):

$$\begin{aligned} \sigma &= \left| \sigma \sum_{p=1}^3 \int H_\nu^{(p)}(i, j) \Phi^{(p)}(i, j) di dj \right| \leq \sigma \sum_{p=1}^3 \int |H_\nu^{(p)}(i, j) \Phi^{(p)}(i, j)| di dj \leq \quad (7) \\ &\leq \sigma \max_p \max_{(i, j)} |H_\nu^{(p)}(i, j)| \cdot \sum_{p=1}^3 \int |\Phi^{(p)}(i, j)| di dj = \sigma \sum_{p=1}^3 \int |\Phi^{(p)}(i, j)| di dj. \end{aligned}$$

Это означает, что оптимальная гарантированная ошибка оценки любого параметра q_ν не меньше, чем σ . Поэтому если удастся найти оценку с гарантированной точностью σ , то она оптимальна.

Исследуем формулы (3). В качестве кандидатов на оптимальные значения углов i, j можно взять такие их значения, при которых абсолютная величина соответствующего коэффициента при оцениваемом параметре максимальна. Тогда нетрудно найти следующие оцениватели для q_ν (здесь $\delta((i, j) - (i^0, j^0))$ – дельта-функция Дирака, сосредоточенная в точке (i^0, j^0)):

$$\begin{aligned}
\Phi_1^{(1)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (-\pi/2, \pi)) - \delta((i, j) - (\pi/2, 0))], & \Phi_1^{(2)}(i, j) &= \Phi_1^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_2^{(3)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, 0)) - \delta((i, j) - (-\pi/2, \pi))], & \Phi_2^{(1)}(i, j) &= \Phi_2^{(2)}(i, j) = 0, \\
\Phi_3^{(1)}(i, j) &= \frac{1}{4} [-\delta((i, j) - (0, 0)) + \delta((i, j) - (0, \pi)) + \\
&\quad + \delta((i, j) - (\pi, 0)) - \delta((i, j) - (\pi, \pi))], & \Phi_3^{(2)}(i, j) &= \Phi_3^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_4^{(1)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (0, \pi/2)) - \delta((i, j) - (\pi, -\pi/2))], & \Phi_4^{(2)}(i, j) &= \Phi_4^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_5^{(1)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, \pi/2)) - \delta((i, j) - (\pi/2, -\pi/2))], & \Phi_5^{(2)}(i, j) &= \Phi_5^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_6^{(1)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, 0)) - \delta((i, j) - (-\pi/2, 0))], & \Phi_6^{(2)}(i, j) &= \Phi_6^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_7^{(1)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, \pi/2)) + \delta((i, j) - (\pi/2, -\pi/2))], & \Phi_7^{(2)}(i, j) &= \Phi_7^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_8^{(2)}(i, j) &= \frac{1}{4} [\delta((i, j) - (0, \pi/2)) - \delta((i, j) - (\pi, -\pi/2)) + \\
&\quad + \delta((i, j) - (0, -\pi/2)) - \delta((i, j) - (\pi, \pi/2))], & \Phi_8^{(1)}(i, j) &= \Phi_8^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_9^{(2)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, \pi/2)) - \delta((i, j) - (-\pi/2, \pi/2))], & \Phi_9^{(1)}(i, j) &= \Phi_9^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_{10}^{(2)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, 0)) - \delta((i, j) - (-\pi/2, 0))], & \Phi_{10}^{(1)}(i, j) &= \Phi_{10}^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_{11}^{(2)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, 0)) + \delta((i, j) - (-\pi/2, 0))], & \Phi_{11}^{(1)}(i, j) &= \Phi_{11}^{(3)}(i, j) = 0, \\
\Phi_{12}^{(3)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, \pi/2)) - \delta((i, j) - (\pi/2, -\pi/2))], & \Phi_{12}^{(1)}(i, j) &= \Phi_{12}^{(2)}(i, j) = 0, \\
\Phi_{13}^{(3)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (\pi/2, 0)) - \delta((i, j) - (\pi/2, \pi))], & \Phi_{13}^{(1)}(i, j) &= \Phi_{13}^{(2)}(i, j) = 0, \\
\Phi_{14}^{(3)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (0, 0)) - \delta((i, j) - (\pi, 0))], & \Phi_{14}^{(1)}(i, j) &= \Phi_{14}^{(2)}(i, j) = 0, \\
\Phi_{15}^{(3)}(i, j) &= \frac{1}{2} [\delta((i, j) - (0, 0)) + \delta((i, j) - (\pi, 0))], & \Phi_{15}^{(1)}(i, j) &= \Phi_{15}^{(2)}(i, j) = 0.
\end{aligned}$$

Ясно, что гарантированные ошибки оценок для всех этих оценщиков равны σ . А выше было показано, что эти гарантированные значения не меньше, чем σ . Следовательно приведенные выше оценщики являются оптимальными.

Таким образом, применяя гарантирующий подход к оцениванию искомых параметров, мы аналитически получили следующие формулы для оптимальных гарантирующих оценок и соответствующих им планов (первый аргумент в измерениях указывает значение угла i , а второй – угла j):

$$\begin{aligned}
\hat{q}_1 &= \frac{1}{2} \left[\overset{(1)}{z} (-\pi/2, \pi) - \overset{(1)}{z} (\pi/2, 0) \right], \\
\hat{q}_2 &= \frac{1}{2} \left[\overset{(3)}{z} (\pi/2, 0) - \overset{(3)}{z} (-\pi/2, \pi) \right], \\
\hat{q}_3 &= \frac{1}{4} \left[-\overset{(1)}{z} (0, 0) + \overset{(1)}{z} (0, \pi) + \overset{(1)}{z} (\pi, 0) - \overset{(1)}{z} (\pi, \pi) \right], \\
\hat{q}_4 &= \frac{1}{2} \left[\overset{(1)}{z} (0, \pi/2) - \overset{(1)}{z} (\pi, -\pi/2) \right], \\
\hat{q}_5 &= \frac{1}{2} \left[\overset{(1)}{z} (\pi/2, \pi/2) - \overset{(1)}{z} (\pi/2, -\pi/2) \right], \\
\hat{q}_6 &= \frac{1}{2} \left[\overset{(1)}{z} (\pi/2, 0) - \overset{(1)}{z} (-\pi/2, 0) \right], \\
\hat{q}_7 &= \frac{1}{2} \left[\overset{(1)}{z} (\pi/2, \pi/2) + \overset{(1)}{z} (\pi/2, -\pi/2) \right], \\
\hat{q}_8 &= \frac{1}{4} \left[\overset{(2)}{z} (0, \pi/2) - \overset{(2)}{z} (\pi, -\pi/2) + \overset{(2)}{z} (0, -\pi/2) - \overset{(2)}{z} (\pi, \pi/2) \right], \\
\hat{q}_9 &= \frac{1}{2} \left[\overset{(2)}{z} (\pi/2, \pi/2) - \overset{(2)}{z} (-\pi/2, \pi/2) \right], \\
\hat{q}_{10} &= \frac{1}{2} \left[\overset{(2)}{z} (\pi/2, 0) - \overset{(2)}{z} (-\pi/2, 0) \right], \\
\hat{q}_{11} &= \frac{1}{2} \left[\overset{(2)}{z} (\pi/2, 0) + \overset{(2)}{z} (-\pi/2, 0) \right], \\
\hat{q}_{12} &= \frac{1}{2} \left[\overset{(3)}{z} (\pi/2, \pi/2) - \overset{(3)}{z} (\pi/2, -\pi/2) \right], \\
\hat{q}_{13} &= \frac{1}{2} \left[\overset{(3)}{z} (\pi/2, 0) - \overset{(3)}{z} (\pi/2, \pi) \right], \\
\hat{q}_{14} &= \frac{1}{2} \left[\overset{(3)}{z} (0, 0) - \overset{(3)}{z} (\pi, 0) \right], \\
\hat{q}_{15} &= \frac{1}{2} \left[\overset{(3)}{z} (0, 0) + \overset{(3)}{z} (\pi, 0) \right].
\end{aligned} \tag{8}$$

В этих формулах для оптимальных гарантирующих оценок углы в скобках определяют оптимальный план калибровки, то есть характеризуют оптимальные положения, в которые нужно поставить стенд. Суммарные оптимальные угловые положения таковы (их число равно $m=15$):

$$\left(\pm\frac{\pi}{2}, \pi\right), \left(\pm\frac{\pi}{2}, 0\right), (0, 0), (0, \pi), (\pi, 0), (\pi, \pi), \left(0, \pm\frac{\pi}{2}\right), \left(\pi, \pm\frac{\pi}{2}\right), \left(\pm\frac{\pi}{2}, \frac{\pi}{2}\right), \left(\frac{\pi}{2}, -\frac{\pi}{2}\right).$$

4.1 Оценки перекосов

Представляют интерес оценки для перекосов осей чувствительности ньютонометров. С точностью до членов второго порядка малости они определяются следующими формулами [15]:

$$\Gamma_{12} + \Gamma_{21} = q_6 + q_9, \quad \Gamma_{13} + \Gamma_{31} = q_4 + q_{12} \quad \text{и} \quad \Gamma_{23} + \Gamma_{32} = q_8 + q_{13}.$$

Можно показать, что соответствующие оптимальные (с точки зрения гарантирующего подхода) оценки имеют вид:

$$\widehat{(q_6 + q_9)} = \hat{q}_6 + \hat{q}_9, \quad \widehat{(q_4 + q_{12})} = \hat{q}_4 + \hat{q}_{12} \quad \text{и} \quad \widehat{(q_8 + q_{13})} = \hat{q}_8 + \hat{q}_{13}. \quad (9)$$

Отметим, что соотношения (9), в отличие от метода наименьших квадратов, для гарантирующего подхода в общем случае не верны. Но для рассматриваемой задачи они справедливы, хотя это не так очевидно. Докажем этот факт.

Действительно, оценке величины $q_6 + q_9$ в условиях несмещенности (6) соответствует вектор a с двумя единицами на 6 и 9 месте (и остальными нулями). Рассмотрим две эти строки в условиях несмещенности (с номерами 6 и 9). Сложив и вычтя их (с сохранением остальных строк (6)), получим ограничения, эквивалентные исходным условиям несмещенности (6). В силу структуры векторов $H^{(p)}(i, j)$, определяемых формулами (3), при сложении получится вектор, у которого все компоненты по модулю меньше или равны единицы. Это происходит потому, что на соответствующих местах один из складываемых элементов равен нулю. Поэтому аналогично соотношению (7) получим

$$2\sigma \leq \sigma \sum_{p=1}^3 \int | \Phi^{(p)}(i, j) | di dj.$$

Следовательно оптимальная гарантированная ошибка оценки $q_6 + q_9$ не меньше, чем 2σ . Если показать, что гарантированная ошибка оценки $\hat{q}_6 + \hat{q}_9$ не больше, чем 2σ , то это и есть оптимальная гарантированная оценка параметра $q_6 + q_9$.

Действительно, пусть оптимальные оценки q_6 и q_9 имеют вид

$$\hat{q}_6 = \sum_{p=1}^3 \int \Phi_6^{(p)}(i, j) z^{(p)}(i, j) di dj \quad \text{и} \quad \hat{q}_9 = \sum_{p=1}^3 \int \Phi_9^{(p)}(i, j) z^{(p)}(i, j) di dj$$

соответственно, где $\Phi_6^{(p)}(i, j)$ и $\Phi_9^{(p)}(i, j)$ – оптимальные несмещенные весовые функции для q_6 и q_9 . Тогда, как нетрудно видеть,

$$\hat{q}_6 + \hat{q}_9 - (e^{(6)} + e^{(9)})^T q =$$

$$\begin{aligned}
&= \left(\sum_{p=1}^3 \int \binom{(p)}{\Phi_6}(i, j) \binom{(p)}{H}(i, j) di dj - e^{(6)} + \sum_{p=1}^3 \int \binom{(p)}{\Phi_9}(i, j) \binom{(p)}{H}(i, j) di dj - e^{(9)} \right)^T q + \\
&\quad + \sum_{p=1}^3 \int \binom{(p)}{\Phi_6}(i, j) \binom{(p)}{\varrho}(i, j) di dj + \sum_{p=1}^3 \int \binom{(p)}{\Phi_9}(i, j) \binom{(p)}{\varrho}(i, j) di dj.
\end{aligned} \tag{10}$$

Так как $\binom{(p)}{\Phi_6}(i, j)$ и $\binom{(p)}{\Phi_9}(i, j)$ – несмещенные оценщики, то выражение в круглых скобках в (10) равно нулю. Следовательно

$$\begin{aligned}
&\sup_{q \in \mathbb{R}^m, \binom{(p)}{\varrho}(i, j) \leq \sigma, p=1,2,3} |\hat{q}_6 + \hat{q}_9 - (e^{(6)} + e^{(9)})^T q| = \\
&= \sup_{\binom{(p)}{\varrho}(i, j) \leq \sigma, p=1,2,3} \left| \sum_{p=1}^3 \int \binom{(p)}{\Phi_6}(i, j) \binom{(p)}{\varrho}(i, j) di dj + \sum_{p=1}^3 \int \binom{(p)}{\Phi_9}(i, j) \binom{(p)}{\varrho}(i, j) di dj \right| \leq \\
&\leq \sum_{p=1}^3 \int |\binom{(p)}{\Phi_6}(i, j) \binom{(p)}{\varrho}(i, j)| di dj + \sum_{p=1}^3 \int |\binom{(p)}{\Phi_9}(i, j) \binom{(p)}{\varrho}(i, j)| di dj \leq \\
&\leq \sigma \sum_{p=1}^3 \int |\binom{(p)}{\Phi_6}(i, j)| di dj + \sigma \sum_{p=1}^3 \int |\binom{(p)}{\Phi_9}(i, j)| di dj = 2\sigma.
\end{aligned}$$

Такие же соображения верны и для оценок остальных двух параметров из формулы (9).

5 Заключение

Работа посвящена методике применения гарантирующего подхода к калибровке блока ньютометров БИНС. Построен оптимальный план калибровки для оценки каждого неизвестного параметра. Эту методику предполагается применить для калибровки двухосного стенда фирмы "Acutronic" [13]. Полученные результаты планируется обобщить на случай нелинейных моделей блока, когда параметры блока зависят от знака измеряемого сигнала. Ясно, что указанный подход может быть распространен и на калибровку при помощи трехосных стендов.

Список литературы

- [1] Болотин Ю.В., Голиков В.П., Ларионов С.В., Требухов А.В. Алгоритм калибровки платформенной инерциальной навигационной системы. *Гироскопия и навигация*, 2008, № 3, С.13-27.

- [2] Вавилова Н.Б., Парусников Н.А., Сазонов И.Ю. Калибровка бескарданных навигационных систем при помощи грубых одностепенных стендов. *Современные проблемы математики и механики. Прикладные исследования*, 2009, Т.1, С.212-223.
- [3] Гусинский В.З., Лесючевский В.М., Литманович Ю.А., Столбов А.А. Алгоритм калибровки трехосного блока ньютонометров, предназначенного для использования в БИНС. *Гироскопия и навигация*, 2000, №4(31), С.86.
- [4] Драницына Е.В. Калибровка измерительного модуля по навигационному решению БИНС: выбор плана движений стенда. *Сборник материалов XXIV Санкт-Петербургской конференции по интегрированным навигационным системам*. СПб.: 2017, С.235-240.
- [5] Егоров Ю.Г., Попов Е.А. Исследование минимально избыточных программ калибровки триады акселерометров. *Авиакосмическое приборостроение*, 2016, №6, С.3-8.
- [6] Емельянцева Г.И., Степанов А.П. *Интегрированные инерциально-спутниковые системы ориентации и навигации*. СПб.: ГНЦ РФ АО Концерн "ЦНИИ Электроприбор 2016.
- [7] Ермаков В.С., Дунаев Д.А., Широков А.А. и др. Калибровка платформенных инерциальных систем навигации и ориентации. *Аэрокосмическая техника. Вестник ПГТУ*. 2004, №18, С.25-30.
- [8] Измайлов Е.А., Лепе С.Н., Молчанов А.В., Поликовский Е.Ф. Скалярный способ калибровки и балансировки платформенных инерциальных навигационных систем. *Сборник материалов Юбилейной XV Санкт-Петербургской конференции по интегрированным навигационным системам*. СПб., 2008. С.145-154.
- [9] Cai Q., Yang G., Song N., Lin Y. Systematic calibration for ultra-high accuracy inertial measurement unit. *Sensors*, 2016, 16, (940).
- [10] Moon-Sik Kim, Si-Bok Yu, Kwang-Soo Lee. Development of high-precision calibration method for inertial measurement unit. *International Journal of Precision Engineering and Manufacturing*, 2014, vol.15, No.3, pp.567-575.
- [11] Panahandeh G., Skog I., Jansson M. Calibration of the accelerometer triad of an inertial measurement unit, maximum likelihood estimation and Cramer-Rao bound. *International Conference on indoor positioning and indoor navigation*, 2010, Zurich, Switzerland.
- [12] Secer G., Barshan B. Improvements in deterministic error modeling and calibration of inertial sensors and magnetometers. *Sensors and Actuators A*, 2016, (247), pp.522-538.
- [13] Ресурсы www.acutronic.com/ru/produkcija/2-osevye-stendy.html.

- [14] Лидов М.Л. К априорным оценкам точности определения параметров по методу наименьших квадратов. *Космические исследования*, 1964, Т. 2, № 5, С. 713-715.
- [15] Акимов П.А., Деревянкин А.В., Матасов А.И. *Гарантирующее оценивание и l_1 -аппроксимация в задачах оценивания параметров БИНС при стендовых испытаниях*. М.: Изд-во МГУ, 2012. – 294 с.
- [16] Matasov A.I. *Estimators for Uncertain Dynamic Systems*. Springer Science+Business Media, B.V. Netherlands, 2013.