Приборостроение, метрология и информационно-измерительные приборы и системы

УДК 621.317

ИСПОЛЬЗОВАНИЕ ПРОСТРАНСТВЕННО-ВРЕМЕННОГО РАЗДЕЛЕНИЯ МГНОВЕННЫХ ЗНАЧЕНИЙ ДЛЯ ОПРЕДЕЛЕНИЯ ПАРАМЕТРОВ ГАРМОНИЧЕСКИХ СИГНАЛОВ*

В.С. Мелентьев¹, Ю.М. Иванов¹, А.Е. Синицын², А.С. Пескова¹

¹Самарский государственный технический университет Россия, 443100, г. Самара, ул. Молодогвардейская, 244 ²ООО «Метрология и автоматизация» Россия, 443013, г. Самара, ул. Киевская, 5А

E-mail: vs_mel@mail.ru

Рассматривается новый метод измерения параметров (среднеквадратических значений напряжения и тока, активной и реактивной мощности) по мгновенным значениям гармонических сигналов, предусматривающий их пространственновременное разделение. В отличие от известных методов, основанных на формировании дополнительных сигналов напряжения и тока и выявлении моментов переходов сигналов через ноль, реализация метода предполагает формирование вспомогательных сигналов только в канале напряжения. Предлагается структурная схема измерительной системы, реализующей метод. Приводятся результаты анализа погрешности метода, обусловленной отклонением реальных сигналов от гармонической модели. Полученные результаты позволяют выбирать соответствующие аппаратные средства в зависимости от предъявляемых требований по точности измерения.

Ключевые слова: гармонические сигналы, мгновенные значения, вспомогательные сигналы, гармоническая модель, погрешность.

Для оперативного измерения параметров гармонических и близких к гармоническим сигналов (среднеквадратических значений напряжения (СКЗН) и тока (СКЗТ), активной (АМ) и реактивной (РМ) мощности) все чаще используется подход, основанный на определении данных параметров по мгновенным значениям напряжения (МЗН) и тока (МЗТ), не связанных с длительностью периода

Анастасия Сергеевна Пескова, аспирант.

^{*} Работа выполнена при поддержке Российского фонда фундаментальных исследований (грант 16-08-00252 А).

Владимир Сергеевич Мелентьев (д.т.н., проф.), заведующий кафедрой «Информационно-измерительная техника».

Юрий Михайлович Иванов (к.т.н.), старший научный сотрудник кафедры «Информационно-измерительная техника».

Антон Евгеньевич Синицын, руководитель проектов.

контролируемого сигнала [1]. Это обеспечивает сокращение времени определения информативных параметров.

Такой подход предусматривает три основных метода его реализации: временное разделение МЗН и МЗТ, их пространственное разделение и пространственно-временное разделение [2]. Очевидно, что во втором и третьем случаях время измерения без использования временной избыточности уменьшается [3].

Для упрощения алгоритма измерения, а также сокращения аппаратурных затрат в качестве дополнительных сигналов используют ортогональные составляющие входных [4].

Использование ортогональных составляющих входных сигналов может привести к достаточно большой частотной погрешности фазосдвигающих блоков, которые осуществляют сдвиг входного сигнала на 90°. Изменение частоты в достаточно широких пределах может привести к тому, что угол сдвига фазы фазосдвигающих блоков может отличаться от 90° [5]. Это обстоятельство может вызвать дополнительную погрешность измерения, которая достигает 3–5 % [6].

Для исключения частотной погрешности находят применение методы измерения параметров гармонических сигналов, основанные на формировании вспомогательных сигналов, которые сдвинуты по фазе относительно входных на угол $\Delta \alpha$, значение которого может быть выбрано произвольным образом, и определении информативных параметров с использованием мгновенных значений входных и дополнительных сигналов [7].

Получившие в настоящее время распространение методы, основанные только на пространственном разделении МЗН и МЗТ, имеют ряд недостатков, обусловленных необходимостью формирования вспомогательных сигналов как в каналах напряжения, так и в каналах тока [8].

В статье рассматривается новый метод, использующий пространственновременное разделение мгновенных значений и предусматривающий формирование вспомогательных сигналов только в канале напряжения.

Сущность метода заключается в том, что для определения информативных параметров создают только два вспомогательных сигнала напряжения. При этом первый вспомогательный сигнал сдвинут относительно основного по фазе на угол $\Delta \alpha$, а второй – на $2\Delta \alpha$ в сторону опережения. В момент времени, когда основное напряжение переходит через ноль, производится измерение M3H первого и второго вспомогательных сигналов и M3T. Через интервал времени Δt , значение которого может быть выбрано произвольным образом, осуществляется дополнительное измерение M3H основного и первого вспомогательного сигналов и M3T.

Сущность метода можно пояснить с помощью следующих временных диаграмм (рис. 1).

В предположении, что входное напряжение и ток являются гармоническими сигналами: $u_1(t) = U_m \sin \omega t$ и $i(t) = I_m \sin(\omega t + \varphi)$, вспомогательные напряжения принимают вид $u_2(t) = U_m \sin(\omega t + \Delta \alpha)$ и $u_3(t) = U_m \sin(\omega t + 2\Delta \alpha)$, где U_m – амплитуда напряжения; ω – угловая частота сигнала; φ – угол сдвига фаз между основным напряжением и током.

Когда основное напряжение $u_2(t)$ переходит через ноль из отрицательной полуволны в положительную или наоборот (момент времени t_1 на рис. 1), МЗН и МЗТ будут равны: $U_{21} = U_m \sin \Delta \alpha$; $U_{31} = U_m \sin 2\Delta \alpha$; $I_1 = I_m \sin \varphi$.



Рис. 1. Временные диаграммы, поясняющие метод

Через произвольный, в общем случае временной интервал Δt (момент времени t_2 на рис. 1) МЗН и МЗТ примут вид: $U_{12} = U_m \sin (\omega \Delta t);$ $U_{22} = U_m \sin(\Delta \alpha + \omega \Delta t); I_2 = I_m \sin(\varphi + \omega \Delta t).$

Произведя соответствующие преобразования с использованием МЗН и МЗТ, можно определить информативные параметры:

– СКЗН и СКЗТ

$$U_{CK3} = \frac{\sqrt{2}U_{21}^2}{\sqrt{4}U_{21}^2 - U_{31}^2};$$
(1)

$$I_{CK3} = U_{21} \sqrt{\frac{2 \left[U_{21}^2 \left(I_1^2 + I_2^2 \right) - I_1 I_2 \left| 2 U_{21} U_{22} - U_{12} U_{31} \right| \right]}{4 U_{21}^4 - \left(2 U_{21} U_{22} - U_{12} U_{31} \right)^2}};$$
(2)

– АМ и РМ

$$P = \frac{U_{21}^2 \left(2I_2 U_{21}^2 - I_1 | 2U_{21} U_{22} - U_{12} U_{31} | \right)}{\sqrt{\left(4U_{21}^2 - U_{31}^2 \right) \left[4U_{21}^4 - \left(2U_{21} U_{22} - U_{12} U_{31} \right) \right]^2}};$$
(3)

$$Q = \frac{I_1 U_{21}^2}{\sqrt{4U_{21}^2 - U_{31}^2}} \,. \tag{4}$$

На рис. 2 приводится вариант схемы измерительной системы (ИС), которая реализует рассматриваемый метод.

В ИС используются: преобразователи напряжения ПН и тока ПТ; блоки, осуществляющие сдвиг входного напряжения по фазе ФБН1 и ФБН2; аналогоцифровые преобразователи в каналах напряжения АЦП1 – АЦП3 и тока АЦП4; контроллер КНТ.



Рис. 2. Схема ИС, реализующей метод

Одной из проблем, возникающих при использовании данного метода, является возможность возникновения погрешности, обусловленной тем, что форма большинства реальных сигналов отличается от гармонической модели.

Для оценки такого вида погрешности чаще всего используют разработанную авторами методику [9], сущность которой основана на известном положении теории приближенных вычислений. В соответствии с данной методикой погрешность вычисления функции, аргументы которой заданы приближенно, может быть найдена с помощью дифференцирования данной функции. При этом для оценки предельного значения погрешности аргументам даются приращения, соответствующие наибольшему отклонению реального сигнала от гармонической модели [10].

В этом случае предельные значения абсолютных погрешностей определения информативных параметров в соответствии с (1) – (4) принимают вид:

$$\Delta U_{CK3} = \left(\left| \frac{\partial U_{CK3}}{\partial U_{21}} \right| + \left| \frac{\partial U_{CK3}}{\partial U_{31}} \right| \right) \Delta U_{\max};$$
(5)

$$\Delta I_{CK3} = \left(\left| \frac{\partial I_{CK3}}{\partial U_{21}} \right| + \left| \frac{\partial I_{CK3}}{\partial U_{31}} \right| + \left| \frac{\partial I_{CK3}}{\partial U_{12}} \right| + \left| \frac{\partial I_{CK3}}{\partial U_{22}} \right| \right) \Delta U_{\max} + \left(\left| \frac{\partial I_{CK3}}{\partial I_1} \right| + \left| \frac{\partial I_{CK3}}{\partial I_2} \right| \right) \Delta I_{\max}; \quad (6)$$

$$\Delta P = \left(\left| \frac{\partial P}{\partial U_{21}} \right| + \left| \frac{\partial P}{\partial U_{31}} \right| + \left| \frac{\partial P}{\partial U_{12}} \right| + \left| \frac{\partial P}{\partial U_{22}} \right| \right) \Delta U_{\max} + \left(\left| \frac{\partial P}{\partial I_1} \right| + \left| \frac{\partial P}{\partial I_2} \right| \right) \Delta I_{\max}; \tag{7}$$

$$\Delta Q = \left(\left| \frac{\partial Q}{\partial U_{21}} \right| + \left| \frac{\partial Q}{\partial U_{31}} \right| \right) \Delta U_{\max} + \left| \frac{\partial Q}{\partial I_1} \right| \Delta I_{\max}.$$
(8)

В выражениях (5) – (8) ΔU_{max} и ΔI_{max} – абсолютные погрешности аргументов, которые в предельном случае соответствуют максимальным отклонениям МЗН и МЗТ реальных сигналов от соответствующих значений моделей.

Предельные абсолютные погрешности аргументов при условии, что параметры первых гармоник реальных напряжений и токов совпадают с их гармоническими моделями, равны

$$\Delta U_{\max} = U_{1m} \sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}$$
 и $\Delta I_{\max} = I_{1m} \sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}$,

где $h_{uk} = \frac{U_{km}}{U_{1m}}$ и $h_{ik} = \frac{I_{km}}{I_{1m}}$ – коэффициенты соответствующих высших гармоник

напряжения и тока;

 U_{1m} и I_{1m} – амплитуды первых гармоник сигналов;

 U_{km} и I_{km} – амплитуды соответствующих высших гармоник напряжения и тока.

Используя выражения (1) – (8), после преобразований можно найти относительные погрешности измерения СКЗН и СКЗТ и приведенные погрешности определения АМ и РМ:

$$\delta_{U_{CK3}} = \frac{\sum_{k=2}^{\infty} h_{uk} \left(|2\cos 2\Delta \alpha| + |\cos \Delta \alpha| \right)}{2 \left| \sin^3 \Delta \alpha \right| \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}^2}};$$
(9)

$$\delta_{I_{CK3}} = \frac{\sum_{k=2}^{\infty} h_{ik} \left[\left[\cos(\varphi + \omega \Delta t) \right] + \left| \cos \varphi \right| \right]}{\left| \sin \omega \Delta t \right| \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}^2}} + \frac{\sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}}{2 \sin^2 \omega \Delta t \sin^2 \Delta \alpha \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}^2}} \times \left[2 \left| \sin \Delta \alpha \left(\sin^2 \omega \Delta t + \sin^2 \varphi + 2 \cos \Delta \alpha \cos \omega \Delta t - 2 \right) + \sin \omega \Delta t \sin(\Delta \alpha - \varphi) \times \right. \right. \\ \left. \times \left[\cos(\omega \Delta t + \varphi) + \left| \cos(\omega \Delta t + \varphi) \cos \varphi \right| \left(\sin \Delta 2\alpha + 2 \sin \Delta \alpha \right) + \left| \sin \omega \Delta t \right| \right) \right];$$
(10)

$$\gamma_P = \frac{\sum_{k=2}^{\infty} h_{ik} \left(|\cos \omega \Delta t| + 1 \right)}{\left| \sin \omega \Delta t \right| \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}^2} \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}^2}} + \frac{\sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}}{2 \left| \sin^3 \Delta \alpha \right| \sin^2 \omega \Delta t \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}^2} \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}^2}} \times \frac{1}{2 \left| \sin^3 \Delta \alpha \right| \sin^2 \omega \Delta t \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}^2} \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}^2}}$$

 $\times \left[\sin \Delta \alpha \left[\sin \omega \Delta t \cos(\varphi + \omega \Delta t - \Delta \alpha) - \cos \varphi \cos \omega \Delta t \sin(\Delta \alpha + \omega \Delta t) \right] - 2\cos 2\Delta \alpha \cos \varphi \times \right]$

$$\times \sin^{2} \omega \Delta t \Big| + 2 \Big| \cos(\varphi + \omega \Delta t) \Big| \sin^{2} \Delta \alpha \Big(1 + \big| \cos \Delta \alpha \big| \Big) + \Big| 2 \cos \Delta \alpha \cos \varphi \sin^{2} \omega \Delta t - \cos(\varphi + \omega \Delta t) \sin \Delta \alpha \Big| \Big\};$$
(11)

$$\gamma_{Q} = \frac{\sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}}{\sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}^{2}} \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}^{2}}} + \frac{\sum_{k=2}^{\infty} h_{uk} |\sin \phi| (2|\cos 2\Delta \alpha| + |\cos \Delta \alpha|)}{2|\sin^{3} \Delta \alpha| \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{uk}^{2}} \sqrt{1 + \sum_{k=2}^{\infty} h_{ik}^{2}}}.$$
 (12)

Из выражения (9) следует, что погрешность измерения СКЗН определяется гармоническим составом напряжения и зависит от угла сдвига фазы Δα.

Погрешности определения других информативных параметров согласно (10) – (12) находятся в зависимости еще и от угла сдвига фазы между напряжением и током ϕ .

Кроме того, на погрешности измерения СКЗТ и АМ оказывает влияние длительность интервала $\omega \Delta t$.



Рис. 3. График зависимости δ_{UCK3} от $\Delta \alpha$



Рис. 4. Графики зависимости γ_Q от $\Delta \alpha$ и ϕ

Зависимость относительной погрешности измерения СКЗН от $\Delta \alpha$ в соответствии с (9) при наличии в сигнале 1-й и 3-й гармоник с $h_{u3} = 0,1$ % приведена на рис. 3.

На рис. 4 представлены графики погрешности измерения РМ в зависимости от $\Delta \alpha$ и φ согласно (12) при наличии в сигналах 1-й и 3-й гармоник с $h_{\mu3} = h_{73} = 0,1$ %.

Анализ рис. 3 и 4 показывает существенную зависимость погрешностей определения СКЗН и РМ от $\Delta \alpha$. Однако при $\Delta \alpha > 40^{\circ}$ погрешности практически не изменяются.

Таким образом, полученные результаты являются предпосылкой для оптимального выбора угла сдвига фазы ФБН.

БИБЛИОГРАФИЧЕСКИЙ СПИСОК

- 1. *Мелентьев В.С., Батищев В.И.* Аппроксимационные методы и системы измерения и контроля параметров периодических сигналов. М.: ФИЗМАТЛИТ, 2011. 240 с.
- Мелентьев В.С., Иванов Ю.М., Муратова В.В. Исследование метода измерения интегральных характеристик по мгновенным значениям сигналов, разделенным в пространстве // Известия Волгоградского государственного технического университета. Сер. Электроника, измерительная техника, радиотехника и связь. – 2014. – Т. 9, № 10 (137). – С. 52-55.
- Melent'ev V.S., Ivanov Yu.M., Lychev A.O. A method of measuring integral characteristics from the instantaneous values of signals separated in time and space // Measurement Techniques: Volume 57, No. 9, October, 2014. Page 979-984.
- Мелентьев В.С., Иванов Ю.М., Синицын А.Е. Синтез методов измерения интегральных характеристик по мгновенным значениям ортогональных составляющих гармонических сигналов // Вестник Самарского государственного технического университета. Сер. Технические науки. – 2012. – № 3 (35). – С. 84-89.
- Мелентьев В.С., Ярославкина Е.Е., Павленко Е.В. Исследование влияния погрешности формирования ортогональных составляющих на результат измерения параметров гармонических сигналов / Теоретические и прикладные аспекты современной науки: Сб. науч. тр. по матер. VII Междунар. науч.-практ. конф. Белгород: АПНИ, 2015. Ч. 3. С. 80-82.
- 6. *Мелентьев В.С., Иванов Ю.М., Симонов А.В.* Метод измерения интегральных характеристик на основе сравнения ортогональных составляющих гармонических сигналов // Измерение. Мониторинг. Управление. Контроль. 2013. № 2(4). С. 58-62.
- Мелентьев В.С., Иванов Ю.М., Муратова В.В. Синтез и анализ методов оперативного измерения параметров периодических процессов на основе формирования дополнительных сигналов / Проблемы управления и моделирования в сложных системах: Тр. XVI междунар. конф. Самара: Самарский научный центр РАН, 2014. С. 717-722.
- Мелентьев В.С., Муратова В.В., Таштабанов Б.Н. Новый подход к повышению точности измерения параметров периодических сигналов / Теория и практика современной науки: Матер. XVII науч.-практ. конф. – М.: Институт стратегических исследований, 2015. – С. 127-134.
- Мелентьев В.С., Цапаев А.В., Болотнова А.Н. Методы оценки погрешности аппроксимационных методов измерения параметров сигналов / Современные информационные технологии: Тр. междунар. науч.-техн. конф. Вып. 4. – Пенза: ПГТА, 2006. – С. 46-48.
- 10. Мелентьев В.С. Оценка влияния погрешности формирования дополнительного напряжения на точность измерения параметров гармонических сигналов // Современные материалы, техника и технологии: Науч.-практ. журнал. 2015. № 1(1). С. 146-151.

Статья поступила в редакцию 2 февраля 2016 г.

USING SPATIAL-TIME DIVISION OF INSTANTANEOUS VALUES FOR DETERMINING HARMONIC-SIGNALS PARAMETERS

V.S. Melent'ev¹, JU.M. Ivanov¹, A.E. Sinitsyn², A.S. Peskova¹

¹ Samara State Technical University 244, Molodogvardeyskaya st., Samara, 443100, Russian Federation

² LLC «Metrology and Automation»
 5A, Kievskaya st., Samara, 443013, Russian Federation

We discuss a new method of measuring the parameters (RMS of voltage and current, active and reactive power) by the instantaneous values of harmonic signals which provides their spatial-time division. In contrast to the known methods based on the formation of additional voltage and current signals and identifying the moments of signal zero crossing, the implementation of the method involves the auxiliary signals formation only in the voltage channel. A block diagram of the measuring system realizing the method is proposed. The analysis results of the method error caused by the deviation of the real signals from the harmonic model. The results obtained enable the selection of the appropriate hardware depending on the measurement-accuracy requirements.

Keywords: harmonic signals, instant values, auxiliary signals, harmonic model, an error.

Vladimir S. Melent'ev (Dr. Sci. (Techn.)), Professor. Anton E. Sinitsyn, Project Manager. Yurie M. Ivanov (Ph. D. (Techn.)), Senior Researcher. Anastasia S. Peskova, Postgraduate Student.

УДК 531.76

МОДЕЛИРОВАНИЕ КОРРЕЛЯЦИОННОГО ИЗМЕРИТЕЛЯ ВЕКТОРА СКОРОСТИ АВТОНОМНОГО АППАРАТА

В.П. Свиридов, Н.Ю. Лазарев

Самарский государственный технический университет Россия, 443100, г. Самара, ул. Молодогвардейская, 244

Рассмотрены вопросы построения корреляционной системы измерения вектора скорости автономного аппарата по движению изображения подстилающей поверхности при условии, когда скорость вращательного движения аппарата невелика. Проведено компьютерное моделирование эффективности обнаружения при различных уровнях зашумления и освещенности текущих изображений для двух моделей метрик сравнения: классической, основанной на вычислении корреляционных функций, и логической, использующей для сравнения бинарных изображений логические функции. Рассмотрена и исследована модель разностно-корреляционного метода измерения, выявлены ее достоинства. Отмечены преимущества использования рекурсивно-пирамидального подхода и логической метрики для быстрого поиска корреляционного экстремума и адаптации системы под заданную точность.

Ключевые слова: движение изображения, корреляционные измерения, видеокамера, эффективность обнаружения, компьютерное моделирование.

Задача измерения вектора движения по динамическим составляющим формируемых изображений находит широкое применение в различных технических областях. Восстановление смазанных движением изображений методом деконволюции, автоматическая стабилизация изображений с использованием контроля смещений, алгоритмы сжатия и кодирования видео на основе временной декорреляции кадров, управление движением автономных роботов, автономная навигация беспилотных летательных и космических аппаратов – вот далеко не полный перечень таких областей.

Существует большое разнообразие методов и технических средств решения данной проблемы [1].

В общем виде оценка движения локальных областей изображения и отдельных точек решается с помощью уравнения оптического потока [3]. Для условия неизменности освещенности сцены за время анализа это уравнение имеет вид

$$\nabla E \cdot \overline{V} + \frac{\partial E}{\partial t} = 0,$$

где $\nabla E = \left[\frac{\partial E}{\partial x}, \frac{\partial E}{\partial y}\right]$ – пространственный градиент яркости в точке (*x*, *y*);

 \overline{V} – вектор скорости оптического потока.

Если предположить, что в окрестности каждой точки изображения значение оптического потока одинаково, то можно записать основное уравнение оптиче-

Юрий Николаевич Лазарев, аспирант.

Вячеслав Павлович Свиридов (к.т.н., доц.), профессор кафедры «Электронные системы и информационная безопасность».

ского потока для всех пикселей окрестности и решить полученную систему для всех пикселей окрестности методом наименьших квадратов, как это сделано в алгоритме Лукаса – Канаде [4]. Однако точность оценки скорости движения в этом случае невелика.

Использование локальных областей (блоков, эталонов) лежит в основе большого класса корреляционно-экстремальных систем (КЭС). Работа таких систем основана на выделении информативного объекта слежения и дальнейшем поиске его положения в процессе движения с помощью коррелятора [5-7]. Отметим, что КЭС не позволяют измерять скорость при движении как в прямом, так и в обратном направлении. Для реализации такой функции требуется два коррелятора, один из которых работает в прямом, а другой – в обратном направлении.

Существует также группа методов, основанных на анализе пространственных частот, осуществляющих пространственную фильтрацию элементов изображений с помощью специальных оптических фильтров – модуляторов потока излучения различными модулирующими решетками (растрами), расположенными в фокальной плоскости датчика [7].

Все приведенные методы обладают общим недостатком: они не позволяют определять полный вектор движения в пределах 0–360°, а их диапазон измерений и точность определяются конструктивными особенностями и не могут адаптивно изменяться.

Из всего перечисленного множества задач рассмотрим те, которые требуют оценки глобального движения, когда вектор движения элементов изображения одинаков для всех точек. Такое условие имеет место при равномерном движении автономного аппарата со скоростью $\overline{V_0}$ и медленном повороте, когда за время формирования изображений вращением можно пренебречь. При этом изображение подстилающей поверхности перемещается в фокальной плоскости объектива, где установлена видеокамера, в противоположную сторону со скоростью

$$\overline{V} = \frac{V_0 \cdot F}{H} \quad , \tag{1}$$

где $F - \phi$ окусное расстояние объектива;

Н – высота над поверхностью.

Измерение вектора скорости движения изображения позволяет определить и вектор скорости аппарата.

Пусть видеокамера формирует последовательность кадров полутоновых изображений $I_i(x, y, t_i)$ движущейся сцены с межкадровым периодом T_k и временем экспозиции $\tau \ll T_k$. Примем в первом приближении, что освещенность сцены достаточна, τ мало и смазом изображения за время экспозиции можно пренебречь. Тогда все элементы кадров, кроме краевых, сдвигаются на величину $\Delta = V \cdot N \cdot T_k$, а скорость движения изображения равна

$$\overline{V} = \overline{\Delta} / (N \cdot T_k), \tag{2}$$

где *N* – число кадров, между которыми определяется сдвиг.

Если вычислить функцию взаимной корреляции между соседними кадрами, то смещение положения ее главного корреляционного максимума (ГКМ) относительно центра корреляционной плоскости определит вектор сдвига $\overline{\Delta}$. По формулам (1, 2) можно определить вектор скорости движения изображения и автономного аппарата.

Корреляционные методы относятся к одним из самых точных методов определения параметров движения яркостных объектов. Точность корреляционных методов определяется в первую очередь точностью нахождения положения экстремума корреляционной функции. Однако решение задачи напрямую сопряжено с рядом трудностей: очень большим объемом вычислений и наличием краевого эффекта. Размер корреляционной плоскости в четыре раза превышает размер исходного изображения, и, следовательно, при размерности изображения LxLпри корреляционном сопоставлении соседних кадров необходимо выполнить $4 \cdot L^4$ расчетов коэффициента взаимной корреляции по формуле

$$k = \frac{\sum_{x} \sum_{y} \left(I_i(x, y, t_i) - \overline{I_i} \right) \cdot \left(I_j(x, y, t_j) - \overline{I_j} \right)}{\sqrt{\sum_{x} \sum_{y} \left(I_i(x, y, t_i) - \overline{I_i} \right)^2 \cdot \left(I_j(x, y, t_j) - \overline{I_j} \right)^2}} .$$
(3)

Заметим, что общее число операций сложений и умножений целых чисел при L=256 составляет $1,7\cdot10^{10}$, что существенно усложняет расчеты по формуле (3) для систем реального времени. Последнее обстоятельство не позволяет непосредственно применять вычисление корреляции в бортовых системах обнаружения и навигации, работающих в реальном времени с полутоновыми или многозональными изображениями. Поэтому во многих случаях идут на упрощение ради повышения быстродействия, что приводит к некоторой потере эффективности обнаружения. В частности, осуществляют преобразование полутоновых изображений в двоичные (бинарные) путем пороговой обработки:

$$B(i, j) = 1$$
, если $B(i, j) \ge T$;
 $B(i, j) = 0$, если $B(i, j) < T$,

где *Т* – порог бинаризации.

Отметим, что порог *T* может быть как фиксированным, соответствующим средней яркости всего изображения, так и адаптивным, формируемым скользящим окном определенного размера. Адаптивная бинаризация применяется для обработки изображений со сложной структурой фона и учитывает яркостные характеристики локальных участков изображения.

Бинарные изображения являются массивами логического типа, для обработки которых целесообразно использовать логические функции. Поскольку перемножение однобитовых чисел сводится к простой логической операции «И», объем вычислений значительно сокращается, что позволяет вести обработку бортовыми средствами (программными или аппаратными) в реальном масштабе времени. Переход к изображениям логического типа позволяет при расчете корреляционной функции использовать более простые метрики сравнения, основанные на логических функциях:

$$SXOR = \sum_{i=1}^{L} \sum_{j=1}^{L} \left(\overline{B_1 \oplus B_2} \right).$$
(4)

При движении на соседний кадр «наползают» новые области, которых нет на предыдущем, что снижает ГКМ. Поэтому необходимо провести оценку эффективности корреляционного обнаружения. Численная оценка потерь эффективности обнаружения при различных уровнях зашумления и освещенности текущих изображений осуществлялась методом математического моделирования на реальных спутниковых изображениях земной поверхности с помощью пакета Image Processing Toolbox системы Matlab. Использовались две модели расчета взаимной корреляции: классическая – модель K на основе формулы (3) и логическая – модель L на основе формулы (4). Для оценки эффективности обнаружения применялись распространенные в системах навигации параметры: вероятностей правильного обнаружения *Ppo* и ложной тревоги *Plt* [8].

Чтобы оценить искомые вероятности, надо выбрать порог *Ppor*, по которому проводится обнаружение. При увеличении порога растет вероятность пропуска цели, а следовательно, уменьшается вероятность правильного обнаружения. Вместе с тем уменьшается и вероятность ложной тревоги. Критерий Байеса применительно к задачам обнаружения позволяет выбрать оптимальный порог из условия минимизации риска пропуска цели и ложной тревоги. Часто на практике используют более прагматичный подход к выбору порога, известный как критерий Неймана – Пирсона [8]. Порог выбирается исходя из допустимого уровня ложной тревоги. В задачах навигационной привязки допустимым считается значение *Plt* не выше 10^{-4} – 10^{-5} [9]. В качестве критерия эффективности обнаружения в этом случае используется вероятность правильного обнаружения *Ppo* при заданном уровне вероятности ложной тревоги *Plt*.

Автокорреляционные (АКФ) и взаимно-корреляционные функции (ВКФ) изображений подстилающей поверхности, формируемые оптико-электронными телескопическими комплексами космических аппаратов дистанционного зондирования Земли, кроме главного корреляционного максимума ГКМ содержат и другие пики меньшей амплитуды – боковые максимумы БМ. В общем случае БМ может быть несколько.

Если сравниваются не полностью идентичные изображения, а отчасти похожие, либо если одно из них искажено шумами, проективными помехами, масштабными преобразованиями или поворотом и т. п., то их корреляционное поле будет состоять из двух составляющих: АКФ идентичных частей; ВКФ различных частей. Наличие составляющей ВКФ приводит в общем случае к уменьшению и уплощению пика ГКМ, росту БМ, которые становятся соизмеримыми с ГМ и могут превысить его значение (рис. 1).

Для оценки параметров обнаружения проведено компьютерное моделирование с использованием метода Монте-Карло [10]. Производились статистические испытания алгоритмов корреляции путем организации циклического многократного их запуска. Испытания проводились для двух взаимоисключающих условий:

 – условие А: текущее изображение ТИ априори содержит область эталонного изображения ЭИ с известными координатами;

– условие Б: ТИ не содержит фрагментов ЭИ.

Для условия А известно точное положение ЭИ на ТИ. В качестве зоны обнаружения ЗО была выбрана область 5×5 пикселей с координатами в центре области на ТИ, соответствующей эталонной. Тогда условия обнаружения можно записать в следующем виде:

– координаты ГКМ принадлежат центру 3O;

 $-\Gamma KM > Ppor,$

где ΓKM – главный корреляционный максимум, фиксируемый в эксперименте; *Ppor* – порог обнаружения, полученный из условия *Plt* < 10⁻⁵.



Рис. 1. Влияние шумов на корреляционный пик (рисунки совмещены по уровню 0,5)

Вероятность правильного обнаружения вычислялась как отношение числа верных привязок по условию обнаружения к общему количеству циклов (равному 1000) на различных уровнях зашумления изображений.

Собственные шумы видеодатчика моделировались путем наложения на исходное ТИ нормально распределенного гауссова белого шума с математическим ожиданием m = 0 и дисперсией v, изменяемой в пределах от 0,3 до 0,0013. При этом отношение сигнал/шум, обозначаемое SNR и получаемое как отношение числа неискаженных пикселей к числу искаженных, изменяется в пределах от 2 до 30.

Вероятность ложной тревоги *Plt* и соответствующее значение *Ppor* могут быть получены из формулы [8]:

$$Plt = 1 - \Phi(z)$$
,

где $\Phi(z) - \phi$ ункция Лапласа;

$$z = \left(P_{por} - M_{wkf} \right) / \sigma_{wkf}$$

Математическое ожидание сигнала M_{wkf} на корреляционном поле и его среднеквадратическое отклонение σ_{wkf} вычисляются программно для условия Б.

При значениях $P_{tt} < 10^{-5}$; $\Phi(z) > 0,999999$; $M_{wkf} = 0,5$; $\sigma_{wkf} = 0,0475$; z = 4,265 получаем $P_{por} = 0,7$. Это значение порога далее используется для оценки вероятности правильного обнаружения.

Результаты компьютерного моделирования представлены на рис. 2.

На следующем этапе моделирования проводилось корреляционное сопоставление кадров динамических изображений с учетом полученного значения порога обнаружения. Для моделирования использовался видеоряд, полученный с низкоорбитального спутника дистанционного зондирования Земли. Оказалось, что непосредственное вычисление коэффициента корреляции между соседними кадрами малоэффективно. Компьютерное моделирование, проведенное авторами, позволяет сделать вывод, что уже при $|\overline{\Delta}| = (0,1 \div 0,12)L$ ГКМ падает ниже порога

обнаружения, а радиус корреляции возрастает до 9÷12 пикселей, что делает затруднительным надежное и точное определение межкадрового сдвига в широком диапазоне.



Рис. 2. Зависимость вероятности правильного обнаружения *Ppo* от отношения сигнал/шум SNR при условии *Plt* < 10⁻⁵:
 1 – модель **K**, полутоновое изображение; 2 – модель **K**, бинарное изображение;
 3 – модель **L**, бинарное изображение

Авторами был предложен так называемый разностно-корреляционный метод измерения [2]. Согласно этому методу корреляционное сравнение осуществляется не между соседними кадрами $I_i(x, y, t_i)$ и $I_j(x, y, t_j)$, взятыми в моменты времени t_i и t_j , а между их разностями, вычисленными следующим образом:

$$R_{i,j}(x, y) = 1$$
, если $|I_i(x, y, t_i) - I_j(x, y, t_j)| > 0$;
 $R_{i,j}(x, y) = 0$ в противном случае,

где θ – значение порогового уровня.

В этом случае из трех последовательных кадров можно получить два разностных бинарных изображения логического типа R_{21} и R_{32} . Выбор порога θ здесь не столь критичен, как при яркостной бинаризации исходных изображений.

Чтобы проиллюстрировать суть метода, проанализируем АКФ и ВКФ полученных изображений. Поскольку разностные изображения R_{21} и R_{32} сильно коррелированы, то для их суммы $R_{\Sigma} = R_{21} + R_{32}$ справедливо следующие соотношение:

$$AKF(R_{\Sigma}) = AKF(R_{21}) + AKF(R_{32}) + WKF(R_{21}, R_{32}) + WKF(R_{32}, R_{21}).$$

Первые два слагаемых определяют основную форму и абсолютный максимум АКФ в центральной точке, вторые два слагаемых дают локальные максимумы для *WKF* (R_{21} , R_{32}) и *WKF* (R_{32} , R_{21}), смещенные соответственно влево и вправо относительно центра АК Φ на величину Δ . Расстояние между ними равно 2 Δ , и его измерение может быть использовано в формуле (2) для определения скорости движения изображения, однако в силу симметрии АК Φ возникает проблема неоднозначности при определении направления вектора скорости (его начала и конца).



Рис. 3. Три последовательных кадра движущейся подстилающей поверхности (внизу показаны межкадровые разности R₂₁ и R₃₂)



Рис. 4. *а* – сечение АКФ(R_{Σ}) в плоскости, совпадающей с вектором движения; б – корреляционные пики ВКФ (R_{Σ}, R_{32}) в плоскости корреляции

Проблема неоднозначности решается при вычислении *WKF* (R_{Σ} , R_{32}), имеющей два пика, один из которых расположен всегда в центре и соответствует начальной точке вектора $\overline{\Delta}$, а второй – конечной точке, как показано на рис. 4 δ .

Как показало моделирование, вычисление *WKF* (R_{21}, R_{32}) достаточно для однозначного определения направления и модуля вектора $\overline{\Delta}$, поскольку позволяет найти положение второго пика относительно центра корреляционной плоскости. В этом случае отпадает необходимость суммирования разностных изображений, что упрощает задачу. При этом начало вектора сдвига $\overline{\Delta}$ всегда расположено в центральной точке, а его конец совпадает с положением ГКМ *WKF* (R_{21}, R_{32}) в случае превышения им порога обнаружения. Таким образом, разностно-корреляционный метод позволяет определить полный вектор движения в пределах 0–360°.

Компьютерное моделирование показало, что использование разностных изображений значительно уменьшает деградацию ГКМ, радиус корреляции уменьшается до 3–4 пикселей, а диапазон измерений, посчитанный с учетом порога обнаружения, увеличивается до $(0,3 \div 0,45)L$.

Исследования также показали, что существенное снижение количества операций при вычислении корреляционной функции может быть достигнуто при использовании рекурсивно-пирамидального подхода [11]. На предварительном этапе формируются пирамиды из M изображений, каждое из которых получается из предыдущего путем фильтрации и прореживания в два раза. Обозначим изображение текущего уровня $I_{m-1}(x, y)$, тогда изображение следующего уровня формируется путем уменьшения размеров в 2 раза $I_m(x, y) = g(2x, 2y)$ и высокочастотной фильтрации с ядром h(u, v) функции Гаусса:

$$g(x, y) = \sum_{u} \sum_{v} I_{m-1}(x - u, y - v) \cdot h(u, v).$$

В этом случае согласно теореме Котельникова сжатие происходит с минимальной потерей информации.

На верхнем уровне пирамид находятся изображения с наиболее грубым разрешением. Разностные изображения этого уровня используются для грубой оценки движения. Если движение имеет место, то при минимально допустимом пороге θ число единичных пикселей в разностном изображении $R_{i,j}(x, y)$ превышает некоторый «шумовой» уровень. В этом случае производится грубая оценка положения ГКМ и осуществляется переход на следующий уровень, на котором зона поиска существенно сокращается благодаря информации о положении ГКМ предыдущего уровня. По нашим оценкам, такое сокращение составляет величину порядка $(10 \div 15)^{M-1}$.

Чем выше разрешение текущего уровня, тем точнее определяются координаты ГКМ, поэтому существует возможность адаптации системы под заданную точность измерений [12, 13]; кроме того, рекурсивная процедура последовательного поиска существенно снижает вероятность перепутывания ложных корреляционных максимумов с главным максимумом.

Проведенные исследования показали перспективность использования разностно-корреляционного метода измерений в сочетании с метрикой сравнения, основанной на логических функциях. Достоинствами метода являются расширение измерительного диапазона и увеличение точности измерений. На точность измерений влияет выбор порогового значения θ . В компьютерной модели порог менялся в диапазоне от 0,01 до 0,35 максимальной яркости. Для увеличения точности при низких скоростях в адаптивной системе следует уменьшать порог θ , а при больших – увеличивать.

Использование пирамидальной структуры изображений позволяет осуществить адаптацию системы под заданную точность, а рекурсивная процедура поиска ГКМ существенно сокращает вычислительную сложность алгоритма.

БИБЛИОГРАФИЧЕСКИЙ СПИСОК

- 1. <u>Сбродов В.В.</u>, Свиридов В.П., Лазарев Н.Ю. Методы бесконтактного измерения скорости движения изображения // Авиакосмическое приборостроение. 2014. № 8. С. 30-40.
- 2. Лазарев Н.Ю. Разностно-корреляционный метод измерения движения изображения // Международный научно-исследовательский журнал. – № 3 (22), ч. 2. – Екатеринбург, 2014. – С. 33-35.
- 3. Шапиро Л., Стокман Дж. Компьютерное зрение / Пер. с англ. М.: БИНОМ; Лаборатория знаний, 2006. 752 с.
- Lucas B.D. An Iterative Image Registration Technique with an Application to Stereo Vision / B.D. Lucas, T. Kanade // Proceedings of the 7th international joint conference on Artifical intelligence. – 1981. – Vol. 2. – P. 674-679.
- 5. Красовский А.А., Белоглазов И.Н., Чигин Г.П. Теория корреляционно-экстремальных навигационных систем. – М.: Наука, 1979. – 408 с.
- 6. *Козубовский С.Ф.* Корреляционные экстремальные системы. Киев: Наукова думка, 1973. 223 с.
- Еськов Д.Н., Ларионов Ю.П. и др. Автоматическая стабилизация оптического изображения / Под общ. ред. Д.Н. Еськова, В.А. Новикова. – Л.: Машиностроение, 1988. – 240 с.
- 8. *Баклицкий В.К. и др.* Методы фильтрации сигналов в корреляционно-экстремальных системах навигации. М.: Радио и связь, 1986. 216 с., ил.
- Сбродов В.В., Свиридов В.П., Сафронов С.Г. Многоконтурные системы управления и навигации на базе датчиков опознавания ориентиров // XVIII Санкт-Петербургская международная конференция по интегрированным навигационным системам. – СПб.: Концерн ЦНИИ Электроприбор, 2011.
- Лазарев Н.Ю., Сафронов С.Г., Лазарев Ю.Н. Оценка погрешностей корреляционного обнаружения объектов на изображении с использованием метода Монте-Карло // Материалы конференций: сб. статей под ред. д.т.н., д.э.н. профессора В.К. Семёнычева. – Самара: САГМУ, 2013. – Т. 1. – С. 152-156.
- Свиридов В.П., Лазарев Н.Ю. Использование рекурсивных методов в распознавании и корреляционной привязке изображений // Актуальные проблемы информационной безопасности: Мат-лы VII Всероссийской научно-технической конференции: сб. статей. – Самара: СамГТУ, 2014. – С. 55-60.
- Свиридов В.П., Лазарев Н.Ю. Методы повышения точности определения экстремума взаимно-корреляционных функций в бесконтактных системах измерения скорости // Сб. мат. конф. – Самара: САГМУ, 2013. – Т. 1. – С. 164-170.
- Лазарев Н.Ю., Лазарев Ю.Н. Моделирование субпиксельной аппроксимации корреляционного пика // Актуальные тренды регионального и местного развития: сб. статей по материалам II (X) Международной научно-практической конференции. – Самара: САГМУ, 2015. – С. 130-135.

Статья поступила в редакцию 2 февраля 2016 г.

MODELLING THE CORRELATION MEASURING INSTRUMENT OF AN INDEPENDENT-DEVICE VELOCITY VECTOR

V.P. Sviridov, Yu.N. Lazarev

Samara State Technical University 244, Molodogvardeyskaya st., Samara, 443100, Russian Federation

The questions of constructing the correlation system for measuring the velocity vector of an underlying-surface image motion independent device when the speed of the device rotational motion is not great. Computer modeling of current- images detection efficiency under different levels of noise pollution and light for the two models of comparison metrics is done: the classical one, based on the correlation functions computation, and the logic one, used to compare the binary images of logic functions. We examine and discuss a model of the difference-correlation measurement method, and show its advantages. The advantages of using the recursive-pyramid approach and logic metrics for finding quickly the correlation extremum and for the system's adaptation to the required accuracy are singled out.

Keywords: movement of the image, correlation measurements, video camera, efficiency of detection, computer modeling.

Vyacheslav P. Sviridov (Ph.D. (Techn.)), Associate Professor. Yury N. Lazarev, Postgraduate student.