



10. Бойков И. В. Восстановление характеристик нестационарных динамических систем по трем тестовым сигналам / И. В. Бойков, Н. П. Кривулин // Измерительная техника. – 2020. – № 3. – С. 9–15.

11. Бойков И. В. Идентификация параметров нелинейных динамических систем, моделируемых полиномами Вольтерра / И. В. Бойков, Н. П. Кривулин // Сибирский журнал индустриальной математики. – 2018. – Том XXI, 2(74). – С. 17-31.

Н.А. Кузнецов, А.А. Смагин

## АНАЛИЗ ВОЗМОЖНОСТЕЙ РАСШИРЕНИЯ ВРЕМЕННОГО ДИАПАЗОНА ОБМЕНА ДАННЫМИ В КАНАЛАХ СПУТНИКОВОЙ СВЯЗИ

(Ульяновский государственный университет)

Выделяемые в настоящее время диапазоны для обмена информацией являются фиксированными и определяются средой функционирования и характеристиками используемого оборудования. Дестабилизирующие факторы космического пространства, как среды передачи сигналов, а также не санкционируемые вмешательства в передаваемые сообщения задают границы временного диапазона обмена данными, передаваемыми по каналам спутниковой связи [1]. Ко всему прочему применяемая аппаратура является достаточно уязвимой в условиях динамической и быстро изменяющейся обстановки. Временной диапазон обмена сообщениями включает в себя выполнение множества емких сеансовых операций, таких как прием-передача данных, анализ состояния каналов связи, обнаружение нарушений целостности получаемых данных, наличие ошибок (их местоположений), постоянный мониторинг присутствия абонентов в системе обмена данными, контроль работоспособности оборудования.

Аппаратура на борту спутника должна своевременно идентифицировать признак нестандартной ситуации не позднее чем через 16 часов, а дискретность передачи этого признака составляет 2,5 минуты [1]. Величина этого диапазона крайне важна, особенно в случае одновременного воздействия нескольких отрицательно влияющих факторов. В целом границы временного диапазона определяют перечень всех операций обмена данными и влияют как на ее скорость, так и на выбор решения в случае возникновения сбоя или необходимости восстановления работоспособности системы спутниковой связи.

Расширение границ этого диапазона позволяет также увеличить возможности по обработке большего количества информации, а также позволяет использовать дополнительные ресурсы для обнаружения и исправления аддитивных ошибок различной кратности и нарушений процесса корректной передачи данных. Решение этой задачи требует построения модели обеспечения целостности данных, циркулирующих в каналах спутниковой связи, описывающей с необходимой точностью процессы и события, существующие в системах обмена информацией бортовых спутниковых ретрансляторов.



Для построения математической модели системы обмена данными использован аппарат теории массового обслуживания. Отличительной особенностью разработанной модели является применение вероятностного подхода с использованием точечных процессов, индикаторных функций и их компенсаторов в семимартингальной терминологии [2]. Это позволяет осуществлять переходы от единичных параметров модели к комплексным (интегральным) и своевременно выявлять пакеты данных с признаками нарушений целостности.

В предложенной математической модели абстрактному понятию «заявка» из теории систем массового обслуживания (СМО) на практике в бортовых спутниковых ретрансляторах соответствует пакет информации, представленный в виде структурированного массива бит в соответствии с Госстандартом телеметрии пакетной передачи информации ГОСТ Р 56096 - 2014. Основным объектом анализа специализированных бортовых спутниковых ретрансляторов, используемых для приема-передачи сообщений, является дискретный канал связи [3]. В качестве модели системы связи предложено использовать одноканальную систему массового обслуживания с интенсивностью обслуживания  $\lambda$  и простейшим потоком заявок.

Уравнение СМО имеет вид:  $Q_t = Q_0 + A_t + R_t - D_t$ , где  $Q_t$  – число пакетов данных в момент времени  $t \in [0, T]$ ,  $Q_0 = Q_{t=0}$  – число пакетов данных в момент времени  $t=0$  ( $Q_0 \in N = \{0, 1, 2, \dots\}$ ),  $A_t$  – число поступивших за время  $t$  пакетов данных,  $R_t$  – число пакетов данных поступивших в очередь за время  $t$ ,  $D_t$  – число обслуженных за время  $t$  пакетов данных. Рассмотрены точечные процессы  $A_t$ ,  $D_t$ ,  $R_t$ , которые определяются своими компенсаторами. Справедливы выражения:

$$A_t = \lambda \cdot t, \quad D_t = \int_0^t \mu \cdot Q_s ds, \quad R_t = \int_0^t \rho \cdot Q_s ds,$$

где  $\lambda$  – интенсивность поступающих в систему пакетов данных,  $\mu$  – интенсивность принятых к обработке пакетов данных,  $\rho$  – интенсивность находящихся в очереди и ожидающих обслуживания пакетов данных,  $Q_s$  – число пакетов данных в момент времени  $s$  [2]. Для получения оценок параметров модели введены фиксированные моменты времени, которые описываются интегральной зависимостью вида:

$$X_t^m = \int_0^t I(Q_s = m) ds, \quad (1)$$

где  $I(Q_s = m)$  – индикаторная функция, которая задает состояние системы в момент времени  $m$  и представима в виде

$$I(Q_t = 0) = I(Q_s = 0) - \int_0^t I(Q_s = 0) dA_s + \int_0^t I(Q_s = 1) dD_s.$$

Оценка интенсивности поступающих в систему пакетов данных с учетом (1) определяется выражениями [2]:



$$\lambda_t = \frac{A_t}{t} \quad (2)$$

$$E \cdot \lambda_t = E \cdot \frac{A_t}{t} = \frac{\lambda \cdot t}{t} = \lambda$$

Из выражений (1)-(2) можно сделать вывод, что оценка является состоятельной и несмещенной, поскольку величина интенсивности поступающих в систему пакетов данных сохраняется при произвольном времени функционирования системы  $t$  [3]. Аналогичным образом, могут быть получены оценки интенсивности принятых к обработке пакетов данных  $\mu$  и интенсивности, поступивших в очередь и ожидающих обслуживания пакетов данных  $\rho$ . Разложение индикаторной функции  $I(Q_t = m)$ , которая зависит от состояния системы в предыдущие моменты времени, определяется выражением:

$$I(Q_t = m) = I(Q_0 = 0)m + \lambda \int_0^t I(Q_s = m-1) ds + \rho(m-1) \int_0^t I(Q_s = m-1) ds -$$

$$-(\lambda - \mu \cdot m + \rho \cdot m) \int_0^t I(Q_s = m) ds + \mu(m+1) \int_0^t I(Q_s = m+1) ds. \quad (3)$$

Локальное время работы системы определяется выражением:  
 $\lambda \int_0^t I(Q_s = 0) ds = X_t^m$ ,  $m = 0, 1, 2, \dots$ . Введем функциональные моменты системы:

$$a^m = \frac{1}{t} \cdot \lim_{t \rightarrow \infty} X_t^m = \frac{1}{t} \cdot \lim_{t \rightarrow \infty} \int_0^t I(Q_s = m) ds, \quad m \geq 1,$$

$$a^{(m)} = \frac{(m-1)! \cdot \lambda \cdot a^{(0)} \rho^{(m-1)} \prod_{i=1}^{m-1} \left(1 + \frac{\lambda}{i \cdot \rho}\right)}{m! \cdot \mu^{(m)}} = \frac{\lambda \cdot a^{(0)} \rho^{(m-1)} \prod_{i=1}^{m-1} \left(1 + \frac{\lambda}{i \cdot \rho}\right)}{m \cdot \mu^{(m)}}. \quad (4)$$

С учетом выражения (4) получена оценка интенсивности принятых к обработке пакетов данных в системе массового обслуживания:

$$\mu_t = \frac{\lambda \cdot a^{(0)}}{1 - a^{(0)}}. \quad (5)$$

Выражения (2), (5) позволяет построить оценку интенсивности поступивших в очередь и ожидающих обслуживания пакетов данных. Отсюда получим систему для оценки основных параметров модели СМО:

$$\left\{ \begin{array}{l} \lambda_t = \frac{A_t}{t}, \\ \mu_t = \frac{\lambda \cdot a^{(0)}}{1 - a^{(0)}}, \\ \rho_t = \left( \frac{m \cdot \lambda^{(m)} \cdot a^{(m)}}{\lambda \cdot a^{(0)}} \right)^{\frac{1}{m-1}}, \end{array} \right. \quad (6)$$

На основании приведенных выше выражений (6) разработана математическая модель СМО, позволяющая описать функционирование системы косми-



ческой связи. Построены уравнения (1)-(6), при помощи которых можно вычислить оценки интенсивности поступающих в систему пакетов данных  $\lambda_t$ , оценки интенсивности принятых к обработке пакетов данных  $\mu_t$ , оценки интенсивности находящихся в очереди и ожидающих обслуживания пакетов данных  $\rho_t$ . С помощью предложенных формул (6) выявляется факт нарушения целостности сообщений, путем учета одного из отклонений значений показателей целостности от заданных допустимых значений, которые определены в настоящей работе путем проведения математического моделирования. Анализ построенных оценок позволил высказать предложения о расширении временного диапазона приема и обработки данных, в котором показатель вероятности нарушения целостности является минимальным. Полученные результаты имеют практическое значение и могут быть впоследствии реализованы в виде аппаратных комплексов в бортовых системах спутниковых ретрансляторов. В результате появляется возможность снизить вероятность нарушения целостности данных, повысить точность ее прогнозирования, а также увеличить скорость обработки данных, циркулирующих в системах спутниковой связи.

На основе предложенной модели выделены основные этапы функционирования подсистемы обнаружения нарушений целостности пакетов данных в составе аппаратуры бортового спутникового ретранслятора. На начальном этапе осуществляется ввод исходных данных (задается количество пакетов данных, поступающих в приемное устройство ретранслятора, максимальная длина очереди на обслуживание и т.д.). На следующем этапе происходит формирование индикаторных функций и их компенсаторов, необходимых для расчета оценок интенсивностей, поступивших и принятых к обработке сообщений, путем их непосредственного вычисления при помощи соответствующего программного приложения. На завершающих этапах работы системы формируются оценки интенсивностей поступивших сообщений, интенсивностей принятых к обработке сообщений и интенсивностей, находящихся в очереди и ожидающих обработки сообщений, осуществляется сравнение полученных значений с заранее установленными допустимыми значениями интенсивностей ( $\lambda^*$ ,  $\mu^*$ ,  $\rho^*$ ) и статистическая обработка полученных результатов (формирование потоков пакетов данных с признаками нарушений целостности и пакетов данных, целостность которых не была нарушена).

### Литература

1. Кузнецов Н.А., Мозоль А.А. Имитационное моделирование системы массового обслуживания с размножением сообщений в очередях // Т-СОММ. Телекоммуникации и транспорт. - 2019. - №11. - С. 32-37.
2. Рябинин И.А. Надежность и безопасность структурно-сложных систем. СПб.: Изд-во Санкт-Петербургского университета, 2007. - 278 с.
3. Бутов А.А., Волков М.А., Макаров В.П., Орлов А.И., Шаров В.Д. Автоматизированная система прогнозирования и предотвращения авиационных



происшествий при организации и производстве воздушных перевозок // Известия Самарского научного центра Российской академии наук, 2012, том 14, № 4-2, с. 380-385.

В.В. Любимов, Д.Д. Удобанг

## О СХОДИМОСТИ ОДНОГО ВИДА КОМПЛЕКСНЫХ СТЕПЕННЫХ РЯДОВ И ИХ ПРИМЕНЕНИИ

(Самарский университет)

**Аннотация.** В работе исследуется сходимость комплексных степенных рядов одной переменной с постоянными коэффициентами, а также рассматривается применение данных рядов в науке и технике. Найдена область равномерной абсолютной сходимости комплексного степенного ряда, полученная на основе использования двух известных признаков сходимости.

### Введение

Определение: Под степенным рядом действительной переменной будем понимать бесконечную сумму следующего вида [1-4]

$$\sum_{n=0}^{\infty} a_n (x - c)^n = a_0 + a_1(x - c) + a_2(x - c)^2 \dots, \quad (1)$$

где  $a_n$  представляет собой коэффициент  $n$ -го члена ряда, а  $c$  является известной постоянной. Степенные ряды играют важнейшую роль в математическом анализе, где они часто рассматриваются как ряды Тейлора от бесконечно дифференцируемых функций. Во многих ситуациях на практике имеем  $c=0$ , например, при рассмотрении ряда Маклорена. В этих случаях степенной ряд принимает более компактный вид

$$\sum_{n=0}^{\infty} a_n x^n = a_0 + a_1 x + a_2 x^2 \dots. \quad (2)$$

Помимо своей важнейшей роли в математическом анализе, степенные действительные ряды также встречаются в производящих функциях комбинаторики, в теории вероятностей, и т.д. Комплексные степенные ряды широко представлены в различных технических приложениях (при использовании Z-преобразования, и т.д.).

### Исследование сходимости комплексных степенных рядов одного вида

Рассмотрим комплексный степенной ряд следующего вида:

$$\varepsilon \cdot f_1 \cdot z + \varepsilon^2 \cdot f_2 \cdot z^2 + \varepsilon^3 \cdot f_3 \cdot z^3 + \dots = \sum_{n=1}^{\infty} \varepsilon^n \cdot f_n \cdot z^n, \quad \forall n \in \mathbb{N} \quad (3)$$

где  $\varepsilon > 0$  — малый параметр,  $f_1$  — произвольная известная непрерывная функция действительной переменной,  $z$  — комплексная переменная. Пусть данный ряд равномерно сходится в точке  $z=0$  и некоторой окрестности.

Из комплексного анализа известно, что  $z$  можно выразить в тригонометрической форме и показательной формах:

$$z = r (\cos \varphi + i \sin \varphi) = r e^{i\varphi}. \quad (4)$$

Тогда, по теореме Муавра получаем: