СОВРЕМЕННЫЕ НАУКОЕМКИЕ ТЕХНОЛОГИИ

№ 10,2022 Часть 2 ISSN 1812-7320

Двухлетний импакт-фактор РИНЦ = 0,898 Пятилетний импакт-фактор РИНЦ = 0,306

> Журнал издается с 2003 г. 12 выпусков в год

Электронная версия журнала top-technologies.ru/ru top-technologies.ru/ru/rules/index Правила для авторов: Подписной индекс по электронному каталогу «Почта России» – ПА037

ГЛАВНЫЙ РЕДАКТОР

Ледванов Михаил Юрьевич, д.м.н., профессор Ответственный секретарь редакции Бизенкова Мария Николаевна

РЕДАКЦИОННАЯ КОЛЛЕГИЯ

лт.н., профессор, Айдосов А. (Алматы); д.г.-м.н., профессор, Алексеев С.В. (Иркутск); д.х.н., профессор, Алоев В.З. (Нальчик); д.т.н., доцент, Аршинский Л.В. (Иркутск); д.т.н., профессор, Ахтулов А.Л. (Омск); д.т.н., профессор, Базе А.С. (Санкт-Петербург); д.т.н., профессор, Баубеков С.Д. (Тараз); д.т.н., доцент, Бесоенова Л.П. (Воронеж); д.п.н., доцент, Бобыкина И.А.(Челябинск); д.г.-м.н., профессор, Бондарев В.И. (Екатеринбург); д.п.н., профессор, Бондарев В.И. (Екатеринбург); д.п.н., доцент, Бобыкина И.А.(Челябинск); д.г.-м.н., профессор, Бондарев В.И. (Екатеринбург); д.п.н., профессор, Бондарев В.И. (Екатеринбург); д.п.н., профессор, Ботов А.Ю. (Москва); д.т.н., доцент, Быстров В.А. (Новокузнецк); д.г.-м.н., профессор, Германов Г.Н. (Москва); д.т.н., профессор, Горатюк С.М. (Москва); д.т.н., профессор, Гор А.Н. (Владимир); д.п.н., профессор, Дилингер В.А. (Омск); д.п.к.н., профессор, Долгов В.И., (Челябинск); д.э.н., профессор, Долговский В.А. (Ростов-на-Дону); д.х.н., профессор, Долговский В.А. (Ростов-на-Дону); д.х.н., профессор, Долгова В.И., (Казань); д.п.ех.н., профессор, Дубовицкая Т.Д. (Сочи); д.т.н., доцент, Дуборови А.С. (Воронеж); д.п.н., доцент, Евтупенко И.В. (Москва); д.п.н., профессор, Ефремова Н.Ф. (Ростов-на-Дону); д.т.н., профессор, Завражнов А.И. (Мичуринск); д.п.н., доцент, Загревский О.И. (Томск); д.т.н., профессор, Каранова Г.С. (Москва); д.х.н., профессор, Каранова Г.С. (Москва); д.т.н., профессор, Куриенин В.Л. (Москва); д.т.н., профессор, Мудена В.К. (Москва); д.т.н., профессор, Маранов Г.С. (Юоква); д.т.н., профессор, Петро

ярск); д.ф.-м.н., профессор, Тактаров Н.Г. (Саранск); д.п.н., доцент, Тутолмин А.В. (Глазов); д.т.н., профессор, Умбетов У.У. (Кызылорда); д.м.н., профессор, Фесенко Ю.А. (Санкт-Петербург); д.п.н., профессор, Хода Л.Д. (Нерюнгри); д.т.н., профессор, Часовских В.П. (Екатеринбург); д.т.н., профессор, Ченцов С.В. (Красноярск); д.т.н., профессор, Червяков Н.И. (Ставрополь); д.т.н., профессор, Шалумов А.С. (Ковров); д.т.н., профессор, Шарафеев И.Щ. (Казань); д.т.н., профессор, Шишков В.А. (Самара); д.т.н., профессор, Щипицын А.Г. (Челябинск); д.т.н., профессор, Яблокова М.А. (Санкт-Петербург); к.т.н., доцент, Хайдаров А.Г. (Санкт-Петербург)

СОДЕРЖАНИЕ

Технические науки (1.2.2, 2.3.3, 2.3.4, 2.3.5, 2.5.3, 2.5.5, 2.5.7, 2.5.8)	
СТАТЬИ	
ERP-СИСТЕМЫ 1С И SAP. СРАВНЕНИЕ И ИНТЕГРАЦИЯ	
Карелин И.В., Акимова И.В., Титова Н.В., Баландин И.А.	211
ИССЛЕДОВАНИЕ СРЕДСТВ ИМИТАЦИОННОГО МОДЕЛИРОВАНИЯ МНОГОМЕРНЫХ СИГНАЛОВ В СИСТЕМАХ ИСКУССТВЕННОГО ИНТЕЛЛЕКТА РЕАЛЬНОГО ВРЕМЕНИ	
Ким Т.А., Арещенков Д.А., Сотников А.А.	218
СИСТЕМА ПОДДЕРЖКИ ПРИНЯТИЯ РЕШЕНИЙ ПО УПРАВЛЕНИЮ ПРОЦЕССАМИ ТОЧНОГО ЗЕМЛЕДЕЛИЯ С ИСПОЛЬЗОВАНИЕМ ЦИФРОВЫХ ТЕХНОЛОГИЙ Пугин А.М., Саитова Г.А., Габдуллина Э.Р.	226
Технические науки (1.2.2, 2.3.3, 2.3.4, 2.3.5, 2.5.3, 2.5.5, 2.5.7, 2.5.8)	
Технические науки (2.5.2 (05.02.02,05.02.18), 2.5.9 (05.02.11), 2.5.21 (05.02.13), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.13), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.13), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.13), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.13), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.13), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.23), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.02.23), 2.5.22	.13.17))
СТАТЬИ	
ПРИМЕНЕНИЕ НЕЙРОСЕТЕВЫХ ТЕХНОЛОГИЙ ДЛЯ ГРАФОЛОГИЧЕСКОГО АНАЛИЗА ХАРАКТЕРА ЧЕЛОВЕКА ПО ЕГО РУКОПИСНОМУ ПОЧЕРКУ Бурякова О.С., Решетникова О.А., Черкесова Л.В.	231
К ВОПРОСУ О РАСПРЕДЕЛЕНИИ НАГРУЗКИ В МНОГОСАТЕЛЛИТНЫХ ПЛАНЕТАРНЫХ РЕДУКТОРАХ	
Гудимова Л.Н., Серебряков И.А.	243
ПРИМЕНЕНИЕ МЕТОДОВ МАШИННОГО ОБУЧЕНИЯ В ЗАДАЧЕ ПРОГНОЗИРОВАНИЯ КИБЕРЗАПУГИВАНИЯ ПОЛЬЗОВАТЕЛЕЙ СОЦИАЛЬНОЙ СЕТИ Зоткина А.А., Мартышкин А.И.	249
АНАЛИЗ ИСПОЛЬЗОВАНИЯ СИСТЕМЫ ДИСТАНЦИОННОГО КОНТРОЛЯ ПРОМЫШЛЕННОЙ БЕЗОПАСНОСТИ НА ОПАСНОМ ПРОИЗВОДСТВЕННОМ ОБЪЕКТЕ	
Кузнецова Ю.В., Минхайрова А.П.	254
УПРАВЛЕНИЕ КОНФИГУРАЦИЕЙ В ПРОЦЕССАХ ПРОЕКТИРОВАНИЯ И РАЗРАБОТКИ НАУКОЕМКОЙ ВЫСОКОТЕХНОЛОГИЧНОЙ ПРОДУКЦИИ	2.60
Сидорин В.В., Халилюлина Н.Б.	260
РАЗРАБОТКА СИСТЕМЫ ХРАНЕНИЯ ДАННЫХ С КОНТРОЛЕМ ЦЕЛОСТНОСТИ	
Янченко И.В., Кокова В.И., Дмитриченко Д.А.	267

УДК 621.01/.03

К ВОПРОСУ О РАСПРЕДЕЛЕНИИ НАГРУЗКИ В МНОГОСАТЕЛЛИТНЫХ ПЛАНЕТАРНЫХ РЕДУКТОРАХ

Гудимова Л.Н., Серебряков И.А.

ФГБОУ ВО «Сибирский государственный индустриальный университет», Новокузнецк, e-mail: lyu-gudiova@yandex.ru

В настоящее время в современной промышленности все большее применение находят различные конструкции планетарных, дифференциальных зубчатых механизмов. Объясняется это тем, что они обладают рядом преимуществ перед обычными зубчатыми механизмами, к которым относятся меньшие габаритные раз-меры зубчатых колес, уменьшение шума при работе, малые нагрузки на опоры, соосность ведущего и ведомого вала, а также возможность получения больших передаточных отношений при незначительных размерах колес. Одняко существенным недостатком многосателлитных планетарных редукторов по данным исследований таких ученых, как В.Н. Кудрявцев, Л.Н. Решетов, М.А. Крейнис, М.С. Розовский и иные, является то, что передача до 80% мощности происходит через один сателлит, поэтому при проектировании расчет выполняется при условии удовлетворения прочности каждого сателлита при полном его нагружении. В связи с этим станония устовия в выпоснованием по выпластся задача, в которой решается водрос о создании новых конструкций многосателлитных планетарных передач, осуществляющих передачу мощности через все сателлиты. В статье приводятся данные исследований, подтверждающие новый метод создания многосятеллитных планетарных редукторов, предложенный профессором Л.Т. Дворниковым. Суть метода заключается в том, что для обеспечения определенности движения всех звеньев многосятеллитных передяч необходимо вводить в их структуру дополнительные рычаги, число которых должно быть равно числу сателлитов.

Ключевые слова: планетарный редуктор, подвижность механизма, сателлит, уникальное водило, рычаг, частота вращения, напряжение, стенд

TO THE QUESTION OF LOAD DISTRIBUTION IN MULTI-SATELLITE PLANETARY REDUCERS

Gudimova L.N., Serebryakov I.A.

Siberian State Industrial University, Novokuznetsk, e-mail: lyu-gudiova@yandex.ru

Currently, various designs of planetary, differential gear mechanisms are increasingly used in modern industry. This is explained by the fact that they have a number of advantages over conventional gear mechanisms, which include smaller overall dimensions of gears, noise reduction during operation, low loads on supports, alignment of the drive and driven shafts, as well as the possibility of obtaining large gear ratios with small wheel sizes. However, a significant drawback of multi-satellite planetary gearboxes, according to the research of such scientists as V.N. Kudryavtsev, L.N. Reshetov, M.A. Kreynis, M.S. Rozovsky and others, namely, power transmission up to 80% occurs through one satellite, this leads to the fact that when designing, the calculation is performed on the condition that the strength of each satellite is satisfied when it is fully loaded. In this regard, it becomes obvious that an urgent problem is the problem in which the issue of creating new designs of multi-satellite planetary gears that transmit power through all satellites is solved. The article presents research data confirming a new method for creating multi-satellite planetary gearboxes proposed by L.T. Dvornikov. The essence of the method lies in the fact that in order to ensure the certainty of the movement of all links of a multi-satellite transmission, it is necessary to introduce additional levers into its structure, the number of which should be equal to the number of satellites.

Keywords: planetary gear, mechanism mobility, satellite, unique carrier, lever, rotation frequency, voltage, stand

Практически невозможно перечислить все современные отрасли мировой промышленности, в которых используются планетарные, дифференциальные, замкнутые дифференциальные зубчатые механизмы. Приведем лишь те, где перечисленные механизмы нашли самое широкое применение: это металлургическая, металлообрабатывающая, транспортная отрасли, военная техника, морской флот, сельскохозяйственная и текстильная отрасли. Но и этих примеров уже достаточно для того, чтобы считать научную проблему, связанную с улучшением работоспособности многосателлитных редукторов, в частности с равномерным распределением нагрузки между сателлитами, актуальной задачей. Новый научно обоснованный подход к созданию самоустанавливающихся одноподвижных планетарных многосателлитных механизмов. в которых движение передается всеми сателлитами, обоснован в работах профессора Л.Т. Дворников [1, 2, 3]. Так, в работе [1] приведен не только ответ на вопрос. почему получаемый результат, а именно отрицательная подвижность механической системы - многосателлитной планетарной передачи – не проявляется на практике, но и предложено решение устранения такого несоответствия. Кроме того, в этой же работе теоретически обосновано, что для обеспечения подвижности W = 1 многосателлитные планетарные передачи должны проектироваться таким образом, чтобы число сателлитов равнялось числу дополнительно введенных звеньев - рычагов, только в этом случае возможно осуществить передачу мощности через все сателлиты.

Внимательное изучение научных публикаций, в которых рассматривается проблема усовершенствования передачи движения в многосателлитных планетарных редукторах, позволяет сделать вывод, что большинство работ связывают решение этой задачи с устранением влиянием деформативности на распределение нагрузки по длине зуба, с применением самоустанавливающихся опор сателлитов [4, 5, 6] или с использованием неэвольвентного зацепления зубчатых колес [7, 8, 9]. Кроме того, приводимые результаты исследований в основном получены при помощи компьютерного моделирования.



Рис. 1. Лабораторный стенд для изучения работы планетарного редуктора

Целью настоящей работы является доказательство результатов теоретических исследований, приведенных в работах исследований, приведенных в работах профессора Л.Т. Дворникова. Для этого в научной школе ФГБОУ ВО СибГИУ «Теория структуры механических систем и практика ее использования при синтезе сложных машин, включая горные и металлургические» созданы экспериментальный лабораторный стенд и действующая модель трехсателлитного одноподвижного планетарного редуктора (рис. 1).

Материалы и методы исследования

Схема экспериментального стенда, установленная на платформу, состоит из электродвигателя, трехсателлитного планетарного редуктора, пусковой и измерительной аппаратуры. При проведении испытаний в схему стенда поочередно устанавливаются трехсателлитный одноподвижный редуктор и редуктор со стандартным водилом. Диагностика зубчатого зацепления производится на базе эмпирического метода исследования, который позволяет определить объект и цель наблюдения, способ регистрации наблюдаемого объекта, а также производить обработку и интерпретацию полученной информации. Для фиксирования результатов, получаемых при проведении испытаний, в схему стенда подключается ноутбук.

Трехсателлитный одноподвижный планетарный редуктор выполнен по патенту на полезную модель [10] с уникальным по конструкции водилом, в структуре которого число сателлитов равно числу дополнительно введенных звеньев (рис. 2а). Кинематическая схема редуктора с тремя сателлитами, соединенными водилом стандартной конструкции, приведена на рисунке 2b. Редуктор с уникальным водилом состоит из семи подвижных звеньев (n=7): солнечной шестерни 1, трех сателлитов 2, 3, 4, двух трехпарных промежуточных звеньев - рычагов, выполненных в виде полуколец 5, 6, и водила 7. Звенья соединены семью шарнирами (р,=7) и шестью кинематическими парами четвертого класса (p₄=6), согласно формуле подвижности П.Л. Чебышева $W = 3n - 2p_5 - p_4 = 21 - 14 - 6 = 1$, что говорит о его работоспособности.

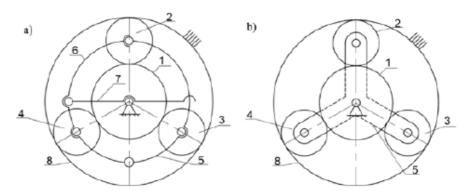


Рис. 2. Одноподвижный (а) и класический (b) трехсателлитный планетарный механизмы

В трехсателлитном редукторе (рис. 2b) число подвижных звеньев n=5, число кинематических пар пятого класса р,=5, четвертого — р₄=6, подвижность по формуле Π .Л. Чебышева W = 15 - 10 - 6 = -1, и с точки зрения науки теории механизмов и машин такая структура является статически неопределимой, т.е. неработоспособной. Это подробно рассмотрено и обосновано в работе [1].

Изучение передачи мощности сателлитами в планетарных редукторах в данной работе основано на создании электрической цепи постоянного тока. Подача напряжения осуществляется от розетки с напряжением в 220 В. Затем через однолинейные автоматические выключатели С5 серии ВА47-29, служащие одновременно и предохранителями в случае непредвиденного скачка напряжения, напряжение передается на блок преобразования DR-100-12, позволяющий изменять его значение в диапазоне от 12 В до 16 В. При помощи набора универсальных клавиш измерительной аппаратуры осуществляется регулирование частоты вращения и мощности электродвигателя.

Для фиксации замеров исследуемых параметров в электрическую цепь устанавливаются мультиметр и лампа накаливания, которая визуально отображает замкнутую цепь. Ток от плюсового контакта преобразователя напряжения подается на стойку, на которой установлены ведущий вал и солнечная шестерня, затем через сателлиты и водило переходит на ведомый вал и стойку и через лампу накаливания – к преобразователю минусового контакта.

Совмещение мультиметра с компьютером для фиксирования изменений напряжения в электрической цепи при работе редуктора и дальнейшей обработке получаемых результатов осуществляется через переходник Мастер КИТ ВМ 8050 (рис. 3а).

Программное обеспечение UT61B V3.03, взятое с официального сайта https://unitrend. com/html/product/General Meters/Digital Multimeters/UT61_Series/UT61B.html, зволяет считывать показания с мультиметра UT 61B и строить графики с интервалом времени от 1 секунды. Совмещение программы с цифровым мультиметром осуществляется через подключение СОМ-портов от 1 до 4 (рис. 3b, 3c). Для этого в окне «Управление компьютером» необходимо перейти во вкладку «Диспетчер устройств». В появившемся окне перейти в строку «Порты (СОМ и LPT)» и выбрать появившийся порт, служащий переходником между мультиметром и ПК, и, перейдя во вкладку «Параметры порта», выбрать номер СОМ-порта для совмещения порта с программой.

После перевода стенда в рабочее состояние на дисплее мультиметра отображается показание напряжения в электрической цепи (рис. 4а). Считывание показаний мультиметра осуществляется кнопкой COM Connection в программе UT61B V3.03. Измерение напряжения в электрической цепи контролируется мультиметром, нахо-дящимся в положении замера V. Для передачи значения напряжения на ПК мультиметр переводится в режим сопряжения с ПК при помощи длительного нажатия кнопки «REL», после чего на дисплее отображается в квадрате символ «S» (рис. 4b). После завершения эксперимента все исследуемые параметры отображаются в области «а» (рис. 4b), а показание изменения подаваемого напряжения за установленный период времени - в виде графиков в области «б».

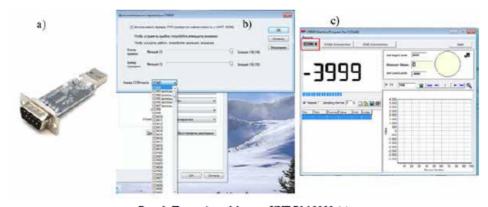
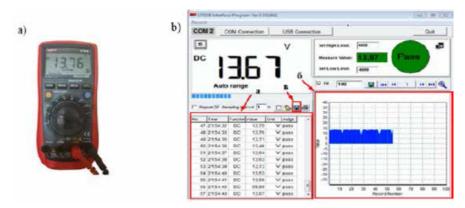


Рис. 3. Переходник Мастер КИТ ВМ 8050 (а), рабочие окна программы UT61B V3.03 и выбор портов (b, c)

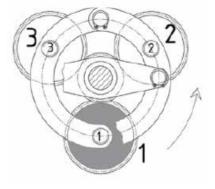


Puc. 4. Настройка мультиметра (a), регистрация показаний (b)

Для проведения дальнейшего анализа полученные данные сохраняются в формате Excel нажатием кнопки в области «в».

Результаты исследования и их обсуждение

При проведении исследования в одноподвижном планетарном редукторе два сателлита выполнены из капролона с целью исключения их при работе редуктора и получения возможности изучения периода зацепления металлического сателлита, который в конструкции редуктора является токопроводящим. Капролон - конструкционный полимер, обладающий прочностью, не уступающей стали, работающий при широком диапазоне температур: от -40°C до +80°C. Именно эти свойства позволяют заменить капролоновые сателлиты на металлические в дальнейших исследованиях без влияния на работу других деталей редуктора и изменения конструкции.



Puc. 5. Последовательность расположения металлического сателлита

Для доказательства того, что расположение металлического сателлита не влияет на величину передаваемой мощности (напряжения), он поочередно устанавливался на осях капролоновых сателлитов по схеме, приведенной на рисунке 5.

Для достоверности получаемых результатов и проведения математической статистики исследования проводились по пять циклов для каждого расположения металлического сателлита при следующих режимах частот вращения электродвигателя: n=55 мин⁻¹, 107,5 мин⁻¹, 120 мин⁻¹, 265 мин⁻¹ и 440 мин⁻¹. Диагностика зубчатого зацепления сателлита с солнечной шестерней оценивается изменением подаваемого напряжения (U=14 B) в электрической цепи с периодом фиксации контакта зубчатых колес каждую секунду, время полного цикла составляет 1 минуту.

На рисунках ба, бb, бc приведены графики изменения напряжения в одноподвижном планетарном редукторе при частоте вращения п=55 мин⁻¹. Анализ графиков убедительно показывает, что передача напряжения, а, следовательно, и мощности не зависит от того, на какой оси расположен стальной сателлит. Отклонение напряжения на выходном валу одноподвижного планетарного редуктора от подаваемого напряжения составляет не более 4%, что подтверждает постоянство зубчатого зацепления.

В трехсателлитном планетарном редукторе со стандартным водилом (рис. 6d) отклонение от подаваемого значения напряжения в среднем составляет более 20%, а в некоторые периоды времени практически приближается к нулю; это объясняется тем, что зацепление солнечной шестерни с сателлитами в это время минимально, пятно контакта зубъев незначительно.

(2.5.2 (05.02.02, 05.02.18), 2.5.9 (05.02.11), 2.5.21 (05.02.13), 2.5.22 (05.02.22), 2.3.8 (05.13.17)) 247

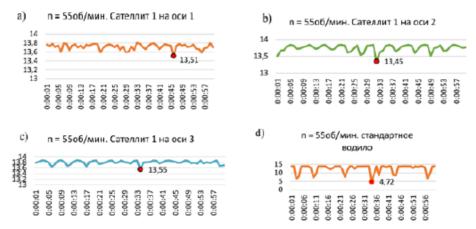


Рис. б. Графики изменения напряжения в одноподвижном редукторе (a, b, c) и стандартном (d)

Минимальные значения напряжений

n _{двигателя} , об/мин	Редуктор со стандартным водилом	Одноподвижный редуктор
55	4,72	13,2
107,5	2,72	13,24
120	2,38	13,22
265	4,08	12,82
440	4,11	12,67

В таблице приведены минимальные значения контролируемого напряжения на ведомых валах планетарных редукторов, полученные при разных частотах вращения. Отметим, что в одноподвижном редукторе наблюдается большее отклонение от подаваемого напряжения при увеличении частоты вращения электродвигателя. По нашему мнению, это связано с точностью изготовления деталей, а также с условиями сборки и балансировкой водила.

В трехсателлитном планетарном редукторе со стандартным водилом значительные потери напряжения (а, следовательно, и мощности) связаны с проблемой невозможности обеспечения постоянного зацепления между зубьями всех сателлитов с центральной шестерней.

Полученные в настоящем исследовании результаты указывают на то, что метод создания одноподвижных многосателлитных планетарных редукторов, предложенный профессором Л.Т. Дворниковым, в которых число сателлитов принимается равным числу дополнительно введенных рычагов, обеспечивает гарантированное зацепление зубчатых колес в течение всего времени работы и, как следствие, минимизирует потери передаваемой мощности. Кроме того, при проектировании одноподвижных редукторов существенно снижаются габаритные размеры, поскольку расчет на прочность необходимо проводить с учетом равномерного распределения нагрузки пропорционально числу планируемых сателлитов.

Список литературы

- Дворников Л.Т., Герасимов С.П. Принципиальные проблемы многосателлитных планетарных зубчатых передяч и возможные пути их разрешения // Фундаментальные исследования. 2017. № 12. С. 44-51.
- 2. Дворников Л.Т., Торушпанов К.В., Герасимов С.П. Самоустанавливающаяся четырехсателлитная планетар-ная передача // Патент РФ № 183533. Патентообладатель ФГБОУ ВО «СибГИУ». 2018. Бюл. № 27.
- Дворников Л.Т., Герасимов С.П. Планетарная передача // Патент РФ № 189400. Патентообпадатель ФГБОУ ВО «СибГИУ». 2019. Бюл. №15.
- 4. Warda B., Duda H. A method for determining the distribution of loads in rolling pairs in cycloidal planetary gear. Tribologia. 2017. No. 1. P. 105-111.

- Chen Z. Vibration characteristics analysis of the new pincycloid speed reducer. Journal of the Brazilian Society of Mechanical Sciences and Engineering. 2018. Vol. 40. No. 2. P. 55.
- Сунцов, А.С. Снижение неравномерности распределения нагрузки в зацеплениях колес планетарной передачи за счет совершенствования параметров конструкции: дис...кая, техн. наук. Челябинск, 2017. 146 с.
- Красильников С.Н. Исследование планетарной передачи с неэвольвентным зацеплением на виброакустические характеристики: материалы I Международной научно-технической конференции (Сарапул, 20-22 мая 2021 г.). Ижевск: Издательство УИР ИжТТУ, 2021. С. 114-117.
- Мироненко А.Л., Зубкова Н.В., Гуцаленко Ю.Г. и др. Формообразование конических зубчитых венцов с постоянным нормальным шагом колес передач с незвольвентным ащеплением // Актуальные научные исследования в современном мире. 2020. № 3-7(59). С. 163-170.
- Тимофеев Б.П., Ковалевич А.В. Математическое моделирование незвольвентного зубчатого зацепления // Вестник Концерна ВКО «Алмаз – Антей». 2019. № 4(31). С. 84-92.
- Хайдукова Я.А. Уравновешенный трёхсателлитный планетарный механизм // Патект РФ № 186099. Патентообладатель ФГБОУ ВО «СибГИУ». 2018. Бюл. №1.