УДК 521.3, 521.92

ФОРМИРОВАНИЕ ОПОРНЫХ ЗНАЧЕНИЙ КООРДИНАТ И ПОПРАВОК ЧАСОВ КА ГЛОНАСС

И.В. Безменов, С.Л. Пасынок

ФГУП «ВНИИФТРИ», Менделеево, Московская область bezmenov@vniiftri.ru

Разработаны алгоритм и программа расчета опорных значений координат и поправок часов КА ГЛОНАСС на основе обработки данных по орбитам, предоставляемых ежедневно несколькими центрами обработки и анализа данных. Для проверки качества получаемых опорных значений орбит/часов проведены расчеты разностей координат антенн приемников, установленных во ВНИИФТРИ (Менделеево, Московская обл.) и ВС филиале ВНИИФТРИ (Иркутск) за двухнедельный период. Проведено сравнение полученных результатов с аналогичными результатами, полученными с использованием данных по орбитам КА ГЛОНАСС других центров. Показаны хорошие статистические характеристики вычисляемых опорных значений орбит/часов КА, а также их высокая устойчивость к выбросам отдельных центров. Получены некоторые теоретические оценки для СКП координат опорных значений КА. Показано, что при сравнимых СКП определения координат КА отдельными Центрами за длительный период, СКП опорных значений не превосходят СКП координат КА любого из Центров.

Клюсевые слова: метрология в комбинировании, ΓHCC , Γ лонасс, орбиты, поправки часов

Введение

Как известно, несколько Центров обработки и анализа данных в РФ и за рубежом регулярно производят вычисления орбит и поправок часов космических аппаратов (КА) ГЛОНАСС, основываясь на данные измерений, поступающие от многих наземных станций, расположенных по всему миру. Получаемые решения выкладываются на FTP-серверы соответствующих организаций. Изза различий в программах обработки и применяемых при расчетах моделей данные по орбитам и поправкам часов спутников, представляемые различными Центрами, несколько отличаются друг от друга. В отсутствие априорной информации о точном решении орбитам ни одного из Центров не может быть отдано предпочтение. Это одна из основных

причин, по которой вплоть до настоящего времени орбиты ни одного из Центров не имеют статус официальных. С другой стороны, возрастающая роль данных по орбитам КА ГЛОНАСС, используемых в решении многих прикладных задач космической геодезии, диктует необходимость иметь такие продукты, создаваемые уполномоченной российской организацией, которые могли бы служить официальными данными на территории РФ.

В ряде случаев, когда эталон физической величины по какимлибо причинам отсутствует, а ее значения, полученные различными лабораториями, различаются, для метрологических работ используется опорное значение физической величины [1], получаемое с помощью математической обработки (комби-

Альманах современной метрологии, 2015, №2

нирования) результатов сличений, проводимых уполномоченными на это метрологическими организациями.

Такая процедура распространена во многих областях для получения официальных результатов, используемых в метрологических работах в качестве опорного значения, например:

- в секции по времени и частоте Международного бюро мер и весов (ВІРМ) для установления значений моментов времени в шкале международного координированного времени(UTC);
- в Международной службе вращения Земли и опорных систем отсчета (IERS) для формирования официальных данных о параметрах вращения Земли (ПВЗ) серии EOPC04;
- в Международной ГНСС службе (IGS) для формирования

официальных (опорных) значений координат и поправок часов космических аппаратов (КА) GPS, начиная с 1993 г. и по настоящее время.

С 2004 г. опорные значения координат и поправок часов КА ГЛОНАСС в международном масштабе в рамках программы IGLOS-PP (International GLONASS Service Pilot Project) формирует уполномоченный IGS на эту деятельность Центр обработки и анализа данных – NOAA/NGS (США).

Несмотря на то, что программа IGLOS-PP официально была завершена в конце 2005 г., работы по вычислению опорных значений координат и поправок часов КА ГЛО-НАСС в международном масштабе продолжаются до настоящего времени.

Ниже (табл. 1) перечислены организации, принимавшие в разное время (вплоть до настоящего) участие в этой программе.

Таблица 1 Иентры-участники программы IGLOS-PP

No	Название	Аббревиатура						
Ц	ентр-координатор, формирующий и публикующий файлы с ог	горными зна-						
	чениями координат и поправками часов КА ГЛОНАСС:							
	Центр обработки и анализа данных – NOAA/NGS, США IG							
	Организации, предоставляющие данные по орбитам:							
1	Федеральное агентство по геодезии и картографии, Германия	BKG						
2	Европейский центр определения орбит, г. Берн, Швейцария	COD						
3	Европейский центр определения орбит, Астрономический ин-	COF						
3	ститут г. Берн, Швейцария							
4	Министерство природных ресурсов Канады	EMR						
5	Европейское космическое агентство, Германия	ESA						
6	Центр геодезических исследований, г. Потсдам, Германия	GFZ						
7	Национальный центр космических исследований, Франция	GRG						
8	Информационный аналитический центр ГЛОНАСС, ЦНИИ-	IAC						
	МАШ, РФ							
9	Центр управления полетами ЦНИИМАШ, РФ	MCC						

Альманах современной метрологии, 2015, №2

На рис. 1 приведена диаграмма участия по годам перечисленных выше организаций в программе IGLOS-PP и ее продолжении в рамках нового международного проекта под эгидой IGS.

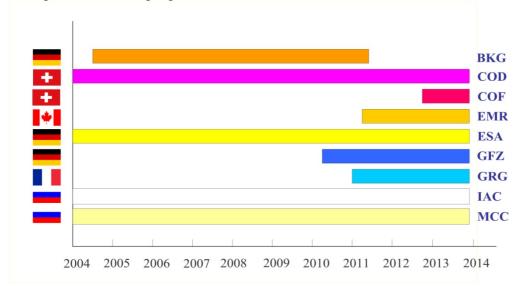


Рис.1. Временная диаграмма участия организаций в международной программе IGLOS-PP и ее продолжении

Из диаграммы видно, что вначале на протяжении шести с лишним лет всего 5 организаций принимали участие в международной программе по вычислению опорных значений координат и поправок часов КА ГЛОНАСС. За последние два года количество участников увеличилось девяти (включая Центркоординатор). Это свидетельствует о возросшем в последнее время интересе к программе среди зарубежных организаций и к продуктам, выпускаемым в рамках этой программы, во всем мире.

Отсутствие в РФ метрологической службы, предоставляющей аналогичные данные по КА ГЛО-НАСС, побудило авторов данной статьи к разработке программного обеспечения формирования ДЛЯ опорных значений координат и поправок часов КА ГЛОНАСС. Кроме того, возрастающая роль данных по орбитам КА ГЛОНАСС, используемых в решении многих прикладных задач космической геодезии, диктует необходимость иметь такие продукты, создаваемые уполномоченной российской организацией, которые могли бы служить официальными данными на территории РФ (как известно, российские Центры ИАЦ и Система высокоточного определения эфемерид и временных поправок («СВОЭВП»), а также ряд зарубежных Центров, перечисленных в таблице 1, регулярно формируют и выкладывают на свои серверы оперативные и уточненные данные с координатами и поправками часов КА ГЛОНАСС. В данной работе речь идет об *апостериорных* высокоточных данных, полученных на основе соответствующей обработки результатов упомянутых Центров. Аналогичные продукты создает в настоящее время для КА GPS IGS (США), а для КА ГЛОНАСС – NOAA/NGS (США)).

Следует отметить, что ФГУП «ВНИИФТРИ» является ведущим институтом РОССТАНДАРТА в области координатно-временных определений.

1. Построение опорных значений координат и поправок часов КА ГЛОНАСС во ФГУП «ФНИИФТРИ».

Основные принципы построения опорных значений координат и поправок часов КА на основе совместной (комбинированной) обработки данных отдельных Центров обработки и анализа данных (далее – ЦОАД или Центров) описаны в [2, 3].

К настоящему времени во ФГУП «ВНИИФТРИ» на основе этих принципов разработаны алгоритм и написана программа формирования сводной апостериорной эфемеридно-временной информации для КА ГЛОНАСС.

В ней осуществляется:

- построение опорных значений координат и поправок часов КА ГЛОНАСС;
- анализ и устранение выбросов в определении координат спутников отдельными Центрами в от-

дельные эпохи;

- выявление и устранение «плохих» спутников из процесса формирования опорных значений координат и поправок часов (под данным термином подразумеваются спутники, координаты которых определены отдельным Центром не достаточно точно, например, ввиду обработки неполного объема данных или по каким-либо другим причинам. Учет данных с такими спутниками может привести к значительному искажению результирующих опорных значений. Для выявления спутников разработана «плохих» специальная процедура фильтрации);
- применение аппарата орбитальной динамики с построением многосуточных (1,3,5,7- суток) орбит для анализа данных.

Программа формирует файлы отчетов двух типов:

- Sp3-файлы (Standard Product 3 формат, принятый IGS в качестве стандарта для представления координат и поправок часов KA) с опорными значениями координат и поправок часов спутников ГЛОНАСС (ежесуточно);
- Sum-файлы отчетов за 8-суточный период со статистическими, точностными, орбитальными и другими характеристиками как спутников, так и отдельных Центров (еженедельно).

Примечание 1. Опорные значения координат относятся к системе ITRF. Опорные значения поправок часов относятся к системному времени ГЛОНАСС.

Альманах современной метрологии, 2015, №2

Примечание 2. Файлы отчетов, создаваемые программой, имеют префикс "VNF" и выкладываются ежедневно на FTP-сервер ФГУП ВНИИФТРИ.

Примечание 3. При формировании опорных значений используются данные всех Центров, участвующих в программе IGLOS-PP (см. табл. 1), а также «СВОЭВП», РФ.

Программа позволяет преобразовывать результаты к системному времени GPS и рабочей земной системе координат ГЛОНАС ПЗ90.02 в случае возникновения такой необходимости.

Определяемые в процессе обработки веса данных каждого ЦОАД позволяют уменьшить эффект влияния наиболее грубых значений. Для приведения данных каждого ЦОАД к единой системе отсчета каждые сутки и для каждого Центра определяются семь параметров преобразования Гельмерта. Чтобы уменьшить влияние грубых данных отдельных спутников, при этом оценивании используется назначение весов для данных каждого из КА на основе анализа результатов определения их координат и поправок часов. Для приведения поправок часов Центров к единой шкале времени - системному времени ГЛОНАСС, определяются смещение и дрейф данных отдельных Центров.

Для выявления «плохих» спутников, вносящих большие погрешности в определение опорных значений координат, разработана специальная процедура, основанная на

анализе полученных результатов с помощью теории орбитальной динамики с построением 7-суточных орбит КА каждого из Центров. При этом данные о координатах, представленные в SP3-файлах, рассматриваются как псевдонаблюдения. Выявленные отдельно для каждого из Центров «плохие» спутники исключаются из обработки при определении опорных значений координат.

В программе предусмотрено автоматическое формирование ежесуточных SP3-файлов с опорными значениями координат и поправок часов КА ГЛОНАСС, а также еженедельных файлов-отчетов, в которых содержатся оценки точностных характеристик данных каждого из Центров, статистическая, орбитальная и другая информация.

SP3-файлы формируются ежедневно и содержат опорные значения координат и поправки часов для всех КА ГЛОНАСС, вошедших в Sp3-файлы хотя бы одного из Центров. Опорные значения КА приводятся вместе с кодами точности по координатам с 15-минутным интервалом, начиная с 00:00 часов текущих суток. В заголовочной части файла помимо стандартной информации приводятся также суммарные коды точности по каждому из КА. Фрагмент Sp3-файла приведен на рис. 2.

```
#cP2011
                     0.00000000
                                    96 ORBIT IGS05 HLM
## 1621 259200.00000000
                         900.00000000 55594 0.0000000000000
         R01R02R05R06R07R08R09R10R11R12R13R14R15R16R17R18R19
        R28R21R22R23R24
                         A
                             A
                               ß
                                   A
                                         A
                                            A
                                               A
                                                  A
                                      A
                                0
                          0
                             0
                                   0
                                      0
                                         0
                                            0
                                               0
           A
             ß
                A
                   A
                      ß
                         ß
                             ß
                                ß
                                   ß
                                      ß
                                         ß
                                            A
                                               ß
           A
                                   A
           ь
             Ы
                3
                   4
                         3
                            3
                               3
                                   Ы
                                     3
                                        3
                                            ß
           ь
                3
                   ь
                             ß
                                ß
                                   ß
                                      ß
                                         ß
                                            ß
           П
              A
                A
                   A
                       A
                          A
                             A
                                Я
                                   Я
                                      П
                                         A
                                            A
                                               А
           0
                0
                   0
                      0
                             0
                                0
                                   0
                                      0
                                         0
           0
             0
                0
                   0
                      0
                         0
                             0
                                0
                                   0
                                      0
                                         0
                                            0
%c cc cc ccc ccc cccc cccc cccc cccc
                                          ccccc ccccc ccccc
                           0.00000000000
                                          0.000000000000000
   1.2500000 1.025000000
%f
               0.000000000
                            0.00000000000
    0.0000000
                                          0.000000000000000
%i
      ß
           ß
                ß
                     ß
                            ß
                                   ß
                                                           ß
%i
      A
           A
                ß
                     A
                            A
                                   A
                                                 A
                                                           A
/* FINAL ORBIT COMBINATION FROM WEIGHTED AVERAGE OF:
/* bkg cod esa gfz grg iac svo
/*
  2011 2 2 0 0 0.00000000
PR 01
       4487-222185 11043-562230 -22551-001583
                                                -181,434734 15 16 13
                                                -207.854539 15 16 15
PR 02
     16430.412793
                  -4698.267312 -18946.729238
PR 05
     -4413.469528 -11116.483213 22517.597511
                                                -163.378485 12 15 11
PR06 -16044.885843
                    4093.379943
                                 19391.877905
                                                 -80.429400 11 16 11
PR07 -17041.425418 18671.957139
                                  3459.881293
                                                -213.146140 12 15 16
PR 08
     -9712.084749 19916.559124 -12629.062242
                                                 -48.913682 14 12 14
PR09 -12695.357038 -8378.108556 -20458.818197
                                                 -49.873406 12 19 15
PR10
     -7617.328035
                    9189.611764 -22540.431907
                                                -104.024616 12 17
                                                                  15
PR11
       2055.390844
                   22694.044910 -11546.595381
                                                  -74.499484 18 15
                                                  -26.885559 15 16 13
PR12
     10327.033981
                   22216.668353
                                  6768.910642
     12773.455202
                    8642.435511
                                 20305.257298
                                                -295.573240 13 16
PR13
PR14
      7294.429818 -10258.097217
                                 22168.824129 999999.999999 0
                                                                ß
                                                                   Я
PR15
      -2973.135508 -23084.733379
                                 10323.355737
                                                  43.377752 15 14 17
PR16 -10409.419731 -22327.087100 -6829.276743
                                                  -41.339533 16 16 16
PR17
     18488.578268 -4129.892990 -17036.117387
                                                -286.630244 17 16 16
PR18
       913.105692 -10870.365273 -23038.472288
                                                 -28.544841 20 13 18
PR19 -16718.392307 -11110.800378 -15738.936549
                                                -154.345107 19 16 20
PR20 -25061.889319
                  -4751.823018
                                   1297.317952
                                                  -76.437015 16 18 21
                                                 -222.263829 18 14 15
PR21 -18579.762774
                    4262-977228
                                 16889.568599
     -1442.174296
                   10782.897787
                                 23071.649415
                                                   -0.218595 17 14 13
PR22
                                                -244.717346 14 15 17
                   10958.129951
                                  15673.203651
PR23
     16875.962930
     25058.212778
                     4727.404025
                                   -753.566073
                                                  44.638528 16 18 21
PR24
```

Рис. 2. Фрагмент Sp3-файла опорных значений координат и поправок часов КА ГЛОНАСС

Файл отчета формируется еженедельно и включает в себя данные за 8-суточный период.

Файл отчета содержит 5 видов таблиц:

Таблица 1а включает:

– средние и стандартные отклонения параметров трансформации от комбинированных орбит VNF за весь 8-суточный период для каждого из Центров;

- среднеквадратичные отклонения (СКО) орбит Центров от комбинированных орбит VNF;
- средневзвешенные СКО орбит Центров от комбинированных орбит VNF;
- параметр сдвига по времени при выравнивании временных шкал каждого из Центров;
- параметр дрейфа по времени при выравнивании временных шкал каждого из Центров;
- средневзвешенные СКО от временных поправок комбинированных орбит VNF каждого из Центров.

Таблица 1b содержит значения сигм положений спутников для комбинированных орбит, указанных в виде кодов точности в заголовках SP3-файлов орбит VNF за весь 8-суточный период для каждого из Центров.

Таблица 2 содержит ежедневные значения параметров трансформации орбит каждого Центра к комбинированной орбите VNF и поправок часов за 8-суточный период.

Таблица 3 содержит ежедневные коды точности для каждого спутника и каждого Центра, получаемые при сравнении с комбинированной орбитой и на основе орбитальной динамики, а также ряд статистических опенок.

Таблица 4 содержит ежесуточные оценки отклонений опорных значений для каждого спутника VNF, полученные из сравнений с построенными на основе орбитальной динамики многосуточными орбитами (1-7-сут.). Оценки даются в направлениях: радиальном, вдоль орбиты и по бинормали к орбите.

Средневзвешенное								- 1	Орбитальная динамика (5 сут.)								
PRN	bkg	cod	esa	gfz	grg	iac	5V0	UNF	Į.	bkg	cod	esa	gfz	grg	iac	SVO	UNF
RO1M	45	42	29	36	97	29	48	17	L	73	86	102	92	77	50	72	65
RO2M	34	29	25	42	44	24	36	12	i	55	100	81	87	70	79	107	76
R05	25	17	17	28	77	20	40	10	i	54	27	44	90	90	41	35	32
R06	24	13	21	16	56	21	62	9	i	56	27	41	52	80	55	46	38
R07 j	27	23	33	140	85	27	59	23	i	47	37	80	284	102	53	46	44
R 08M	39	22	22	46	63	29	77	13	i	53	40	34	75	110	36	68	29
R09	35	17	33	29	53	34	35	12	i	51	39	108	90	71	41	33	46
R10 j	30	11	23	21	55	20	45	9	i	56	23	81	66	51	36	44	26
R11	37	26	27	35	52	33	45	13	i	60	46	66	77	100	56	45	40
R12	29	18	21	18	41	29	68	10	i	42	44	49	50	83	42	36	28
R13	29	15	25	12	35	20	78	10	i	50	49	65	34	50	39	74	30
XR14 j	·	X 	X 	× 	3 7	×	13	0	i		3 7.7. 5	·	3 	3 	3 7	×	0
R15 j	29	20	20	27	83	21	70	12	i	45	32	44	46	59	43	36	24
R16	28	13	17	40	45	22	55	9	Ì	45	31	73	52	86	35	41	35
R17E	24	14	25	50	110	48	130	17	i	63	37	56	121	107	57	99	42
R18E	21	9	16	36	36	24	46	8	Î.	52	48	77	107	62	57	91	52
R19E	32	20	32	34	52	38	52	13	Ì	69	115	138	151	191	108	108	103
R20E	37	22	25	29	38	39	47	11	Ĺ	69	81	115	107	104	82	96	75
R21E	25	16	31	37	58	15	53	12	Ĺ	93	73	112	117	158	84	115	81
R22E	30	19	26	22	84	30	30	12	Ì	78	70	92	81	168	62	58	53
R23E	30	16	15	21	77	25	60	11	Ĺ	82	102	127	107	218	110	125	103
R24E	550	58	48	47	140	180	280	47	Ĺ	711	1333	1334	1350	1143	1049	973	1268
RMS	122	23	26	44	71	47	82		ĮΤ	90	116	139	154	151	105	111	109
WRMS	30	15	21	23	50	24	42		NE	52	44	66	84	79	46	52	39
MEDI	29	17	25	29	55	25	52		MD	53	37	65	75	80	41	45	35

Рис.3. Фрагмент файла отчета для КА ГЛОНАСС.

В качестве примера на рис.3 приведен фрагмент файла отчета (таблица 3.1621.4) по вычислению опорных значений КА ГЛОНАСС за 8-суточный период: 29 янв 2011 - 05 фев 2011 за МЈD с 55590 по 55597 (МЈD — Модифицированная юлианская дата).

В заголовочной части файла отчета приводится также информация о выявленных «плохих» спутниках, удаленных из процесса построения опорных значений в каждые из 8-ми суток рассматриваемого периода.

На рис. 4 приведен пример вычисления СКО орбит Центров в сравнении с опорными значениями IGL за 8-суточный период MJD=55590-55597.

Опорные значения координат получаются в результате выполнения программы в 2 этапа. На первом этапе выполняется предварительное построение опорных значений, в котором участвуют все спутники всех Центров. На втором этапе производится выявление «плохих» спутников и их удаление из процесса окончательного построения опорных значений. На рис. 4 результаты, относящиеся к предварительному этапу, маркированы "VNF*", окончательные результаты – "VNF". Из графика видно, что в результате процедуры удаления «плохих» спутников из процесса построения опорных значений СКО опорных значений VNF от аналогичных данных IGL в дни MJD=55591, 55594 и 55595 уменьшилось примерно в 2 раза.

Видно также, что расхождение (СКО) в данных VNF и IGL находится на уровне 1 см. Наблюдаемые в MJD=55590, 55591, 55595 «выбросы» у SVO, GFZ и ВКG соответственно практически не повлияли на величину расхождения опорных значений VNF и IGL, что свидетельствует об устойчивости опорных значений к выбросам отдельных Центров за счет гибкой процедуры назначения Центрам весовых коэффициентов.

2. Эксперименты по вычислению относительного положения антенн приемников, расположенных на концах базовой линии Москва-Иркутск

Для проверки качества получаемых опорных значений были выполнены расчеты относительного положения антенн приемников, рас-ФГУП положенных во «ВНИИФТРИ» (Менделеево, Московская обл.) и ВС филиала ФГУП «ВНИИФТРИ» (г. Иркутск) за 2недельный интервал (MJD=55584-55597). При этом координаты одного из приемников (в Менделеево) считались фиксированными, координаты другого (в Иркутске) вычисляя лись с использованием данных о координатах и поправках часов КА ГЛОНАСС отдельных ЦОАД, а также опорных значений, полученных с помощью разработанной програм-

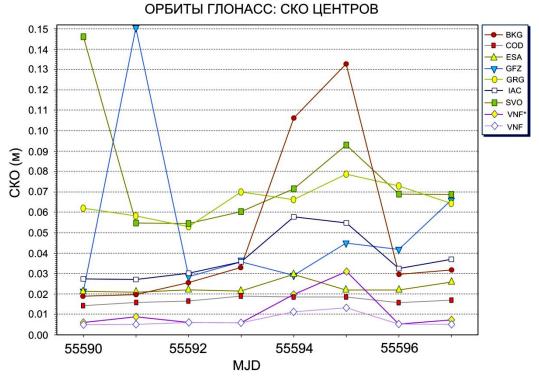


Рис.4. СКО значений координат КА ГЛОНАСС Центров от орбит IGL

В результате расчетов были получены значения координат приемника в Иркутске: $x_{i,k}$ – при использовании данных і-го Центра и $x_{\text{Comb},k}$ – при использовании опорных значений, где k – номер суток рассматриваемого периода.

Аналогичные расчеты были проведены с использованием опорных значений КА GPS. По данным этих расчетов за 3-недельный период, включающий в себя исходный 2-недельный (чтобы исключить влияние концевых эффектов), был построен линейный тренд со значениями положений координат $x_{\text{GPS},k}$ приемника в Иркутске.

В результате в каждые сутки рассматриваемого интервала вычислялись расстояния между $x_{i,k}$ и $x_{GPS,k}$ для каждого из Центров, а также между $x_{Comb,k}$ и: $x_{GPS,k}$

$$\begin{split} \rho_{i,k} &= \left\| \boldsymbol{x}_{i,k} - \boldsymbol{x}_{GPS,k} \right\|^{1/2}, \\ \rho_{Comb,k} &= \left\| \boldsymbol{x}_{Comb,k} - \boldsymbol{x}_{GPS,k} \right\|^{1/2}, \\ \text{ затем СКО:} \\ \overline{RMS}i &= \sqrt{\frac{1}{14 \cdot 3} \sum_{k=1}^{14} \rho_{i,k}^2}, \\ \overline{RMS}Comb &= \sqrt{\frac{1}{14 \cdot 3} \sum_{k=1}^{14} \rho_{Comb,k}^2}. \end{split}$$

Данные по СКО (Следует заметить, что значения СКО, получаемые при расчетах *длины* базовой линии оказываются примерно в 2,5 раза меньше по сравнению с СКО, получаемыми при вычислении *расстояний* между *положениями* свободного конца базовой линии. Исходя из геометрических соображений, можно показать, что значения этого коэффициента = $\pi^2/4$) для каждого из рассматриваемых Центров представлены в виде гистограммы на рис.5.

Из диаграммы видно, что точность определения разностей координат пунктов по опорным значениям ("VNF") за рассматриваемый временной интервал незначительно уступает лишь одному из Центров, а именно "ВКG".

При вычислении разности координат использовалось Бернское ПО (Bernese 5.0). В качестве априорных значений параметров тропо-

сферы (задержки в зените и тропосферных градиентов) были взяты значения, вычисленные по модели Ниелла (NMF). Эти значения затем уточнялись путем нахождения малых поправок к априорным значениям из совместной обработки результатов навигационных измерений.

3. Оценки среднеквадратичных погрешностей определения опорных значений координат КА

В данном разделе мы делаем попытку подвести теоретический фундамент для процедуры формирования опорных значений координат КА. Основные результаты сформулированы в предложениях 1-3, дающих оценки сверху для среднеквадратичных погрешностей в определении опорных значений координат КА.

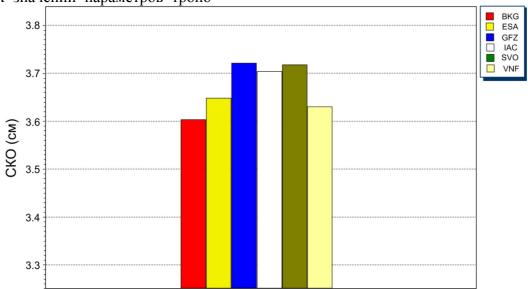


Рис.5. СКО при вычислениях относительного положения антенн приемников, расположенных на концах базовой линии Москва-Иркутск, за 2-недельный период

При наблюдаемой тенденции в улучшении качества моделирования орбит каждым из Центров (Проведенные в предыдущем разделе расчеты СКО при вычислении координат одного из концов базовой линии Москва-Иркутск, полученных данным различных Центров, показали, что все СКО находятся в миллиметровом интервале) и постепенного выхода их на сравнимый по точности уровень интерес представляет также Следствие 2. В нем утверждается, что при равных СКП в определении координат КА отдельными Центрами за временной интервал в N суток, СКП опорных значений не превосходят СКП координат КА любого из Центров.

Обозначим:

 N_{Cont} - число Центров,

 N_{Sat} - число спутников,

 N_{Eno} - число эпох в сутках.

Пусть
$$\mathbf{x}_{i,n}^{j} = (x_{1:i,n}^{j}, x_{2:i,n}^{j}, x_{3:i,n}^{j})$$

и $\Delta x_{i,n}^j$ обозначают соответственно радиус-вектор и вектор погрешности при оценивании орбиты j-го спутника i-м Центром в n-ю эпоху.

В соответствии с принципом построения комбинированных орбит радиус-векторы $\boldsymbol{x}_{Comb,n}^{j}$ для опорных значений координат каждого из КА в каждую из N_{Epo} эпох определяются как средневзвешенное (с весами W_i) координат КА, вычисляемых Центрами:

$$\mathbf{x}_{Comb,n}^{j} = \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_{i} \cdot \mathbf{x}_{i,n}^{j};$$

 $n=1,..., N_{Epo}, j=1,..., N_{Sat},$ (1)

где W_i — веса, назначаемые Центрам в текущие сутки:

$$W_{i} \ge 0, \quad \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_{i} = 1.$$
 (2)

Из (1), (2) получаем аналогичное равенство для погрешностей $\Delta x_{Comb,n}^{j}$ в определении опорных значений координат КА:

$$\Delta \mathbf{x}_{Comb,n}^{j} = \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_{i} \cdot \Delta \mathbf{x}_{i,n}^{j} ;$$

$$n=1,..., N_{Eno}, j=1,..., N_{Sat}.$$
 (3)

Обозначим:

 RMS_i — среднеквадратичная погрешность вычисления орбит всех спутников і-м Центром за все эпохи,

 RMS_{Comb} — среднеквадратичная погрешность опорных значений координат всех спутников за все эпохи.

Согласно определению СКП

$$RMS_{i} = \left(\frac{1}{3N_{Epo}N_{Sat}} \sum_{j=1}^{N_{Sat}} \sum_{n=1}^{N_{Epo}} \left\| \Delta \mathbf{x}_{i,n}^{j} \right\|^{2} \right)^{1/2}, \quad (4)$$

$$RMS_{Comb} = \left(\frac{1}{3N_{Epo}N_{Sat}} \sum_{j=1}^{N_{Sat}} \sum_{n=1}^{N_{Epo}} \left\| \Delta \mathbf{x}_{Comb,n}^{j} \right\|^{2} \right)^{1/2},$$
 (5)

где $\|.\|$ - Эвклидова норма в \mathbf{R}^3 . Рассмотрим вектор $y_n^j = (y_{1,n}^j, y_{2,n}^j, y_{3,n}^j);$ n=1,..., N_{Epo} , j=1,..., N_{Sat} . Числа $y_{1,n}^j$ образуют 3-мерную таблицу. Векторизовав ее каким-либо образом, мы получим упорядоченную конечную последовательность действительных чисел, например,

 $\mathbf{y} = (y_{1;1}^1, y_{2;1}^1, y_{3;1}^1, y_{1;2}^1, y_{2;2}^1, y_{3;2}^1, \dots)$. Множество векторов \mathbf{y} образуют метрическое пространство l_2 (см. [4]) с нормой:

$$\|\mathbf{y}\|_{2} = \left(\sum_{l=1}^{3} \sum_{j=1}^{N_{Sat}} \sum_{n=1}^{N_{Epo}} |y_{l;n}^{j}|^{2}\right)^{1/2} = \left(\sum_{j=1}^{N_{Sat}} \sum_{n=1}^{N_{Epo}} \|y_{n}^{j}\|^{2}\right)^{1/2}$$

Сравнение с (4), (5) дает:

$$RMS_{i} = \left(\frac{1}{3N_{Epo}N_{Sat}}\right)^{1/2} \cdot \left\|\Delta x_{i}\right\|_{2}, \quad (6)$$

где Δx_i - вектор введенного метрического пространства:

$$\Delta \mathbf{x}_{i} = (\Delta x_{1,i,1}^{7}, \Delta x_{2,i,1}^{7}, \Delta x_{3,i,1}^{7}, \Delta x_{1,i,2}^{7}, \Delta x_{1,i,2}^{7}, \Delta x_{2,i,2}^{7}, \Delta x_{3,i,2}^{7}, \dots)$$

Анапогично

$$RMS_{Comb} = \left(\frac{1}{3N_{Epo}N_{Sat}}\right)^{1/2}.$$

$$\left\|\Delta \mathbf{x}_{Comb}\right\|_{l_{2}}.$$
(7)

Запишем (3) в виде векторов из: l_2

$$\Delta \mathbf{x}_{Comb} = \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_i \cdot \Delta x_i \quad . \quad (8)$$

Применив к (8) неравенство Минковского (см. [4]), получим

$$\left\| \Delta x_{Comb} \right\|_{l_{2}} \leq \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_{i} \cdot \left\| \Delta x_{i} \right\|_{l_{2}}.$$

Отсюда с учетом (6), (7), приходим к следующему утверждению:

Предложение 1. Для среднеквадратичных погрешностей опорных значений координат КА, определяемых (1)-(2), справедливо неравенство

$$RMS_{Comb} \leq \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_i \cdot RMS_i . \qquad (9)$$

Это неравенство в частности гарантирует, что

$$RMS_{Comb} \le \max_{i} \{ RMS_{i} \}.$$

Дальнейший анализ неравенства (9) достаточно сложен без априорных предположений относительно весов W_i . Мы докажем менее сильное, но более простое для анализа неравенство, используемое нами в дальнейшем. Прежде всего, выведем еще одно полезное неравенство, непосредственно вытекающее из (9).

Следствие 1. Справедливо неравенство

$$RMS_{Comb}^{2} \le \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_{i} \cdot RMS_{i}^{2} . \quad (10)$$

Для доказательства (10) применим к правой части (9) неравенство Коши:

$$RMS_{Comb} \leq \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_{i} \cdot RMS_{i} = \sum_{i=1}^{N_{Cent}} (W_{i})^{1/2} \cdot (W^{1/2}_{i} \cdot RMS_{i}) \leq \sum_{i=1}^{N_{Cent}} (W^{1/2}_{i} \cdot RMS_{i})^{2} = \sum_{i=1}^{N_{Cent}} W_{i} \cdot RMS_{i}^{2}$$

откуда и следует (10).

Имеет место следующее:

Предложение 2. Пусть назначаемые Центрам веса W_i (i=1,..., N_{Cent}) связаны со среднеквадратичными погрешностями RMS_i монотонно убывающей зависимостью.

Тогда для среднеквадратичных погрешностей опорных значений координат KA, определяемых (1)-(2), справедливы неравенства

$$RMS_{Comb} \leq \frac{1}{N_{Cent}} \sum_{i=1}^{N_{Cent}} RMS_{i}, \quad (11)$$

$$RMS_{Comb}^{2} \leq \frac{1}{N_{Cent}} \sum_{i=1}^{N_{Cent}} RMS_{i}^{2}. \quad (12)$$

Неравенства (11), (12) получаются непосредственным применени-

ем к (9), (10) доказанного в дополнении неравенства (Д4).

Из этих неравенств видно, что влияние СКП каждого отдельного Центра на опорные значения координат тем меньше, чем больше Центров учитывается при их определении. В этом проявляется устойчивость опорных значений к «выбросам» отдельных Центров.

Из (11), (12) видно также, что чем больше Центров предоставляют высокоточные данные, тем точнее найденные опорные значения.

Рассмотрим некоторый временной интервал из N суток. Обозначим СКП орбит i-го Центра на всем этом интервале $-\overline{RMS}i$, а СКП опорных значений $-\overline{RMS}Comb$.

Предложение 3. Пусть условия предложений 1, 2 выполнены в каждые сутки рассматриваемого временного интервала.

Тогда справедливо неравенство

$$\overline{RMS}_{Comb}^{2} \leq \frac{1}{N_{Cont}} \sum_{i=1}^{N_{Cent}} \overline{RMS}_{i}^{2} . (13)$$

Действительно, введем индекс k, означающий номер суток, и запишем неравенство (12) в произвольные k-е сутки:

$$RMS_{Comb,k}^2 \le \frac{1}{N_{Cent}} \sum_{l=1}^{N_{Cent}} RMS_{i,k}^2$$

k=1,...,N.

Беря среднее по k от обеих частей, получаем

$$\begin{split} \overline{RMS}_{Comb}^2 &= \frac{1}{N} \cdot \sum_{k=I}^{N} RMS_{Comb,k}^2 \leq \\ &\frac{1}{N} \cdot \sum_{k=I}^{N} \frac{1}{N_{Cent}} \sum_{i=I}^{N_{Cent}} RMS_{i,k}^2 = \\ &\frac{1}{N_{Cent}} \sum_{i=I}^{N_{Cent}} \frac{1}{N} \cdot \sum_{k=I}^{N} RMS_{i,k}^2 = \\ &\frac{1}{N_{Cent}} \sum_{i=I}^{N_{Cent}} \overline{RMS}_{i}^2, \end{split}$$

что и требовалось.

Из неравенства (13) очевидно вытекает

Следствие 2. Пусть выполнены условия предложения 3. Предположим, что СКП орбит всех Центров на всем интервале из N суток равны между собой: $\overline{RMS}i = \alpha$, $i=1,...,N_{Cent}$.

Тогда СКП за рассматриваемый интервал для опорных значений координат не превышает СКП для орбиты каждого из Центров: \overline{RMS} Comb $\leq \alpha$.

4. Выводы

При равном качестве определения орбит Центрами на некотором временном интервале опорные значения для координат КА дают не большее СКП, чем любой из Центров (следствие 2).

Опорные значения КА устойчивы к выбросам Центров. Влияние выброса отдельного Центра на опорные значения обратно пропорционально числу Центров.

За счет гибкой стратегии формирования весов опорные значения по точности их определения всегда находятся в числе Центров-лидеров (из анализа расчета базовой линии Москва-Иркутск).

Точность опорных значений КА увеличивается за счет выявления и фильтрации плохо смоделированных спутников отдельных Центров, а также за счет выявления и устранения выбросов в определении орбит спутников отдельных Центров в отдельные эпохи.

Автоматическая система формирования SP3-файлов с опорными значениями KA и еженедельных отчетов предоставляет информацию по координатам и поправкам часов KA, а также статистическим и др. орбитальным характеристикам KA каждого из Центров.

Статистические характеристики орбитальных систем Центров проводятся на основе многосуточной (1-7 суток) орбитальной динамики, повышающей достоверность предоставляемых данных.

Литература

- 1. РМГ 91-2009 ГСИ. Совместное использование понятий «погрешность измерения» и «неопределенность измерения». Общие принципы. М.: Стандартинформ, 2009.
- 2. Beutler G., Kouba J. and T. Springer, 1995, Combining the orbits of the IGS Analysis Centers, Bulletin Geodesique, 69, pp 200-222.
- 3. Kouba J., Mireault Y. and F. Lahaye, 1995, 1994 IGS Orbit/Clock Combination and Evaluation, Appendix I of the

Analysis Coordinator Report, International GPS Service for Geodynamics (IGS) 1994 Annual Report, pp. 70-94.
4. Колмогоров А.Н., Фомин С.В. Элементы теории функций и функционального анализа. М.: Наука, 1976.

Приложение

Лемма. Для произвольных числовых последовательностей w_j и f_j ; j=1,...,n и n>1 справедливо равенство

$$\frac{1}{n}\sum_{j=1}^{n}w_{j}\cdot\sum_{j=1}^{n}f_{j} \qquad -\sum_{j=1}^{n}w_{j}\cdot f_{j} =$$

$$\sum_{j=1}^{n-1} (w_{j+1} - w_j) \cdot (n-j)(F_1 - F_{j+1}),$$
(II1)

где

$$F_j = \frac{1}{n-j+1} \cdot \sum_{l=j}^{n} f_l$$
 (II2)

Доказательство. Преобразуем левую часть (П1), применив преобразование Абеля

$$\begin{split} &\sum_{j=1}^{n} a_{j} \cdot b_{j} = \\ &\sum_{j=1}^{n-1} A_{j+1} \cdot (b_{j+1} - b_{j}) + A_{1} \cdot b_{1}; \qquad A_{j} = \\ &\sum_{l=j}^{n} a_{l} \; , \end{split}$$

к первой и третьей суммам с $a_j = 1$, $b_j = w_j$ и $a_j = f_j$, $b_j = w_j$ соответственно.

Получим:

$$\sum_{j=1}^{n} w_j = \sum_{j=1}^{n-1} (n-j)(w_{j+1} - w_j) + n \cdot w_1,$$

$$\sum_{j=1}^{n} w_{j} \cdot f_{j} = F_{j+1} - F_{j} = \frac{1}{n-j}$$

$$\sum_{j=1}^{n-1} \left(\sum_{l=j+1}^{n} f_{l} \right) \cdot (w_{j+1} - w_{j}) + w_{l} \cdot \sum_{l=1}^{n} f_{l} \cdot \frac{1}{n-j+1} \cdot \sum_{l=j}^{n} f_{l} = \frac{1}{n-j}$$

Подставляя найденные выражения сумм в левую часть (П1), после очевидных преобразований с учетом (П2) получаем:

$$\frac{1}{n}(\sum_{j=l}^{n}f_{j})\cdot\sum_{j=l}^{n-l}(n-j)(w_{j+l}-w_{j})$$

$$-\sum_{j=1}^{n-l}(\sum_{l=j+1}^{n}f_{l})\cdot(w_{j+l}-w_{j})=$$

$$\sum_{j=l}^{n-l}(n-j)(w_{j+l}-w_{j})\left[\frac{1}{n}\cdot\sum_{l=1}^{n}f_{l}-\frac{1}{n-j}\cdot\sum_{l=j+1}^{n}f_{l}\right]$$

$$=\sum_{j=l}^{n-l}(w_{j+l}-w_{j})\cdot(n-j)(F_{l}-F_{j+l}),$$
 что и требовалось.

Следствие 3. Пусть $w_j \ge w_{j+1}$, $f_j \le f_{j+1}$; j=1,...,n-1. Тогда $\sum_{i=1}^n w_j \cdot f_j \le \frac{1}{n} \sum_{i=1}^n w_j \cdot \sum_{i=1}^n f_j \ (\Pi 3)$

Доказательство. Воспользуемся леммой. Покажем сначала, что последовательность $\boldsymbol{F_j}$, определенная

(П2), не убывает: $F_{j+1} \ge F_j$.

Действительно, из определения F_j

имеем:

$$\begin{split} F_{j+1} - F_j &= \frac{1}{n-j} \cdot \sum_{l=j+1}^n f_l - \\ &\frac{1}{n-j+1} \cdot \sum_{l=j}^n f_l = \\ &\frac{1}{(n-j)(n-j+1)} \cdot \left[(n-j+1) \sum_{l=j+1}^n f_l - (n-j) \sum_{l=j}^n f_l \right] = \\ &\frac{1}{(n-j)(n-j+1)} \cdot \left[\sum_{l=j+1}^n f_l - (n-j) \cdot f_j \right] = \\ &\frac{1}{(n-j)(n-j+1)} \cdot \sum_{l=j+1}^n (f_l - f_j) \ge 0, \end{split}$$

т.к. все разности под знаком последней суммы неотрицательны. Отсюда, в частности следует, что $F_{j+1} \geq F_1$.

Обратимся к правой части (П1). Т.к. в нашем случае разности $(w_{j+1}-w_j)\leq 0$ и $(F_I-F_{j+1})\leq 0$, то все слагаемые под знаком суммы неотрицательны. Отсюда вытекает справедливость (П3).

Из следствия 3 получаем

Следствие 4. Пусть выполнены условия следствия 2, кроме того,

$$\sum_{j=1}^{n} w_j = 1 . Torda$$

$$\sum_{j=1}^{n} w_j \cdot f_j \le \frac{1}{n} \sum_{j=1}^{n} f_j \qquad (\Pi 4)$$