НАЦИОНАЛЬНЫЙ ИССЛЕДОВАТЕЛЬСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ МОСКОВСКИЙ ЭНЕРГЕТИЧЕСКИЙ ИНСТИТУТ КАФЕДРА РАДИОТЕХНИЧЕСКИХ СИСТЕМ

КУРСОВАЯ РАБОТА

по дисциплине

АППАРАТУРА ПОТРЕБИТЕЛЕЙ СПУТНИКОВЫХ РАДИОНАВИГАЦИОННЫХ СИСТЕМ

ФИО СТУДЕНТА: ЛИХАЧЁВ М.С
Группа: ЭР-15-16
Вариант №: 12
Дата:
Подпись:
ФИО преподавателя: Корогодин И.В.

Оценка:

Москва 2021 **Цель проекта** - добавление в программное обеспечение приемника функции расчета положения спутника Beidou на заданное время по данным его эфемерид.

Требования к разрабатываемому программному модулю:

- требования назначения;
- отсутствие утечек памяти;
- малое время выполнения;
- низкий расход памяти;
- корректное выполнение при аномальных входных данных.

Для достижения цели выполняется ряд задач, соответствующих этапам проекта и контрольным мероприятиям:

- обработка данных от приемника, работа со сторонними сервисами для подготовки входных и проверочных данных для разрабатываемого модуля;
- моделирование модуля в Matlab/Python;
- реализация программного модуля на C/C++, включая юниттестирование в Check.

Этап 1. Использование сторонних средств

Цель курсового проекта - получить библиотеку функций на Си++, позволяющую рассчитывать положение спутника Beidou по его эфемеридам. На первом этапе подготовим вспомогательные данные для разработки: эфемериды и оценки положения спутника от сторонних сервисов (чтобы было с чем сравниваться на след. этапах)

На крыше корпуса Е МЭИ установлена трехдиапазонная антенна Harxon HX-CSX601A. Она через 50-метровый кабель, сплиттер, bias-tee и усилитель подключена к трем навигационным приемникам:

- Javad Lexon LGDD,
- SwiftNavigation Piksi Multi,
- Clonicus разработки ЛНС МЭИ.

Эти приемники осуществляют первичную обработку сигналов Beidou B1I, выдавая по интерфейсам соответствующие потоки данных - наблюдения псевдодальностей и эфемериды спутников. Данные от приемника Clonicus, записанные вечером 16 февраля 2021 года.

Исходные данные: Спутник № 12 системы Beidou.

С помощью «Википедии» определим номер НОРАД и сравним его с номером из «Информационно-аналитического центра координатно-временного и навигационного обеспечения».

12	Компас М3	C11	29.04.2012 20:50 CZ-3B/E	C7 2B/E	2012-018A₽	38250₺	<u>СОО</u> , ~21 500 км	действующий
13	Компас М4	C12		2012-018B&	38251₺	<u>СОО</u> , ~21 500 км	действующий	

Рисунок 1 – Состояние космического аппарата Beidou на Википедии

СОСТОЯНИЕ КОСМИЧЕСКИХ АППАРАТОВ БЭЙДОУ НА 05.03.21

PRN	НОРАД	Тип КА	Тип системы	Дата запуска	Факт. сущ. (дней)	Примечание
C12	38251	MEO-4	BDS-2	30.04.12	3231	Используется по ЦН

Рисунок 2 – Состояние космического аппарата Beidou на «Информационноаналитического центра координатно-временного и навигационного обеспечения»

Номера спутника совпадают и равны 38251, название спутника - «Компас М4».

Определение орбиты и положения спутника на ней с помощью сервиса CelesTrak.

При помощи сервиса CelesTrak можно получить изображение формы орбиты и положение спутника на ней. Изображения по требованию в задании необходимо получить на период 18:00 МСК 16 февраля 2021. 18:00 по МСК соответствует 15:00 по UTC (UTC +3). Так как сервис CelesTrak работает в формате времени UTC, установим время 15:00 UTC 16 февраля 2021.

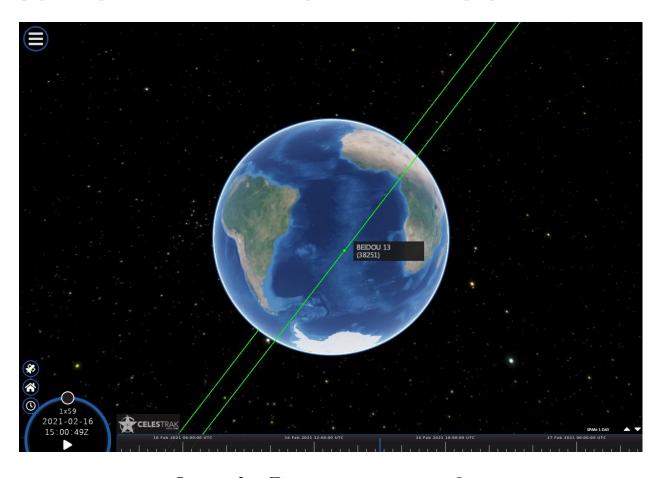


Рисунок 3 — Положение спутника на орбите

Расчет графика угла места собственного спутника от времени по данным Trimble GNSS Planning Online.

Рассчитаем график угла места собственного спутника от времени по данным Trimble GNSS Planning Online на интервал времени с 18:00 МСК 16 февраля до 06:00 МСК 17 февраля 2021 года.

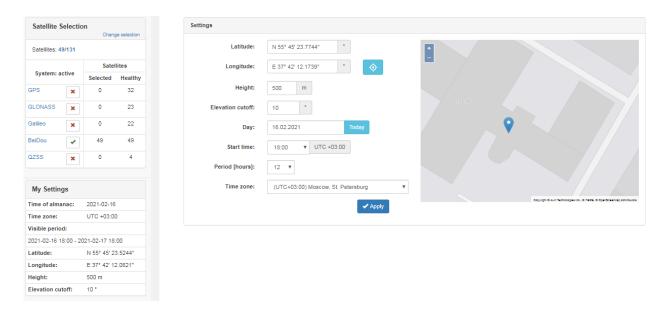


Рисунок 4 — Hастройки Trimble GNSS Planning Online

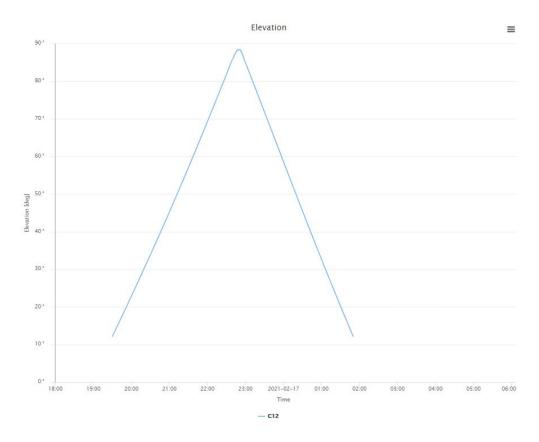


Рисунок 5 — График угла места спутника С12 от времени

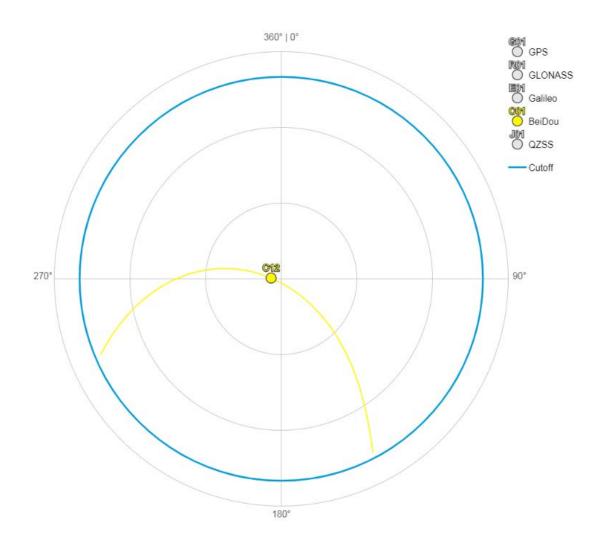


Рисунок 6 – SkyView спутника Beidou C12

Формирование списка и описание параметров, входящих в состав эфемерид

Таблица 1 – Описание параметров, входящих в состав эфемерид

тиолици т Описипне параметров, входищих в состав эфемери						
Параметры	Определение					
t_{oe}	Отсчет времени эфемерид					
\sqrt{A}	Квадратный корень из большой полуоси орбиты					
e	Эксцентриситет					
ω	Аргумент перигея					
Δη	Среднее отклонение движения от расчетного значения					
M_{0}	Средняя аномалия в исходное время					
Ω_0	Долгота восходящего узла орбитальной плоскости,					
	вычисленная по опорному времени					
$\dot{\Omega}$	Скорость прямого восхождения					
i_0	Угол наклона в исходное время					
IDOT	Скорость угла наклона					
C_{uc}	Амплитуда косинусной поправки к аргументу широты					
C_{us}	Амплитуда синусной поправки к аргументу широты					
C_{rc}	Амплитуда косинусной поправки к					
	радиусу орбиты					
C_{rs}	Амплитуда синусной поправки к радиусу орбиты					
C_{ic}	Амплитуда косинусной поправки к углу наклона					
C_{is}	Амплитуда синусной поправки к углу наклона					

Формирование таблицы эфемерид собственного спутника

Данные спутника берутся из текстового файла, полученного из дампа бинарного потока данных от приемника в формате NVS BINR.

Таблица 2 – Значения эфемерид спутника С12

Параметры	Значение	Размерность
SatNum	12	-
toe, t_{oe}	241200000.000	мс
Crs, C_{rs}	3.96875000000000000e+00	M
Dn, △ <i>n</i>	3.06691347665144498e-12	рад/мс
M0, M ₀	-3.07094212214015183e+00	рад
Cuc, Cuc	1.85333192348480225e-07	рад
e	1.23757799156010151e-03	-
Cus, C _{us}	1.09374523162841797e-05	рад
sqrtA, \sqrt{A}	5.28261268997192383e+03	M ^{1/2}
Cic, C _{ic}	2.60770320892333984e-08	рад
Omega $0, \Omega_0$	-2.36115369616889925e+00	рад
Cis, C _{is}	2.37487256526947021e-08	рад
i0, i_0	9.89305735914883022e-01	рад
Crc, C _{rs}	1.51968750000000000e+02	M
omega, @	-1.81447090177903547e+00	рад

OmegaDot, Ω	-6.44633994450513345e-12	рад/мс
iDot, IDOT	-8.67893294096485793e-14	рад/мс
Tgd, T_{GD}	3.1000000000000000e+04	мс
toc, toc	2.41200000000000000e+08	МС
af2, a_{f2}	1.89735386041466636e-22	MC/MC ²
af1, a_{f1}	2.65760746742671472e-11	мс/мс
af0, a_{f0}	.02835941314697266e-01	мс
URA	0	-
IODE	3598	-
IODC	13	-
codeL2	0	-
L2P	0	-
WN	789	-