

**НАЦИОНАЛЬНЫЙ ИССЛЕДОВАТЕЛЬСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ
«МЭИ»**

ИНСТИТУТ РАДИОТЕХНИКИ И ЭЛЕКТРОНИКИ

КАФЕДРА РАДИОТЕХНИЧЕСКИХ СИСТЕМ

КУРСОВАЯ РАБОТА

по дисциплине

**«АППАРАТУРА ПОТРЕБИТЕЛЕЙ СПУТНИКОВЫХ РАДИОНАВИГАЦИОННЫХ
СИСТЕМ»**

ФИО СТУДЕНТА: ЛЕВАШОВ А.В.

Группа: ЭР-15-16

ВАРИАНТ №: 11

Дата: _____

Подпись: _____

ФИО ПРЕПОДАВАТЕЛЯ: КОРОГОДИН И.В.

Оценка: _____

МОСКВА, 2021

ВВЕДЕНИЕ

На сегодняшний день трудно представить жизнь современного человека без спутниковых радионавигационных систем. Возможность определения собственных координат, а также точного времени сильно улучшила уровень жизни современных людей. Бумажные карты остались в прошлом, определить свое местоположение, необходимый маршрут и продолжительность времени в пути можно просто зайдя в мобильное приложение.

Но большинство пользователей совершенно не задумывается насколько в действительности сложные технические решения предприняты для того, чтобы предоставить настолько высокоточный сервис неограниченному числу пользователей. Когда-то о таком не могли мечтать даже военные, а ведь первые радионавигационные технологии были доступны только им.

Нам, как инженерам-радиотехникам, в отличие от пользователей интересен не только готовый продукт в виде координат и маршрута движения, но и то по средствам каких научных и технических изысканий решается навигационная задача.

Поэтому целью курсового проекта является укрепление знаний, полученных в курсах, посвящённых глобальным навигационным системам, исследование навигационной системы Beidou, ознакомление с рядом инструментов и техник, используемых при разработке навигационных приемников.

АННОТАЦИЯ

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

Требования к разрабатываемому программному модулю:

- 1) требования назначения;
- 2) отсутствие утечек памяти;
- 3) малое время выполнения;
- 4) низкий расход памяти;
- 5) корректное выполнение при аномальных входных данных.

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

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

Этапы курсовой работы отличаются осваиваемыми инструментами.

ЭТАП 1. ИСПОЛЬЗОВАНИЕ СТОРОННИХ СРЕДСТВ

1.1 Общие сведения о системе Beidou

BeiDou Navigation Satellite System является самостоятельно реализуемой и развиваемой Китайской Народной Республикой навигационной спутниковой системой. Целью создания системы являются: создание независимой, открытой, высокотехнологичной, стабильной и надежной Глобальной навигационной спутниковой системы. Кроме того, создание BDS призвано ускорить развитие космической отрасли Китая и промышленности в целом. Вследствие чего Китай уделяет большое внимание развитию BDS и, в частности, обладанию правами на интеллектуальную собственность касательно всех элементов системы. В соответствии с вышесказанным сформулированы основные принципы построения BDS:

- 1) Открытость. Строительство и развитие BDS ведётся открыто, система должна предоставлять высокое качество бесплатных услуг пользователям по всему миру.
- 2) Автономность. BDS должна обеспечивать работу по всему миру в независимость от других навигационных систем.
- 3) Совместимость. BDS должна быть пригодна для совместного использования с другими ГНСС.
- 4) Прогрессивность. В процессе строительства и эксплуатации системы должно вестись постоянное планомерное повышение качества и внедрение новейших технологий.

Состав орбитальной группировки космической навигационной системы Бэйдоу на 10 марта 2020 года:

- 1) Всего в составе ОГ : 48 КА
- 2) Используются по целевому назначению: 43 КА

3) Не используется по целевому назначению: 5 КА

Орбитальная группировка системы BeiDou Navigation Satellite System представлена на рисунке 1:

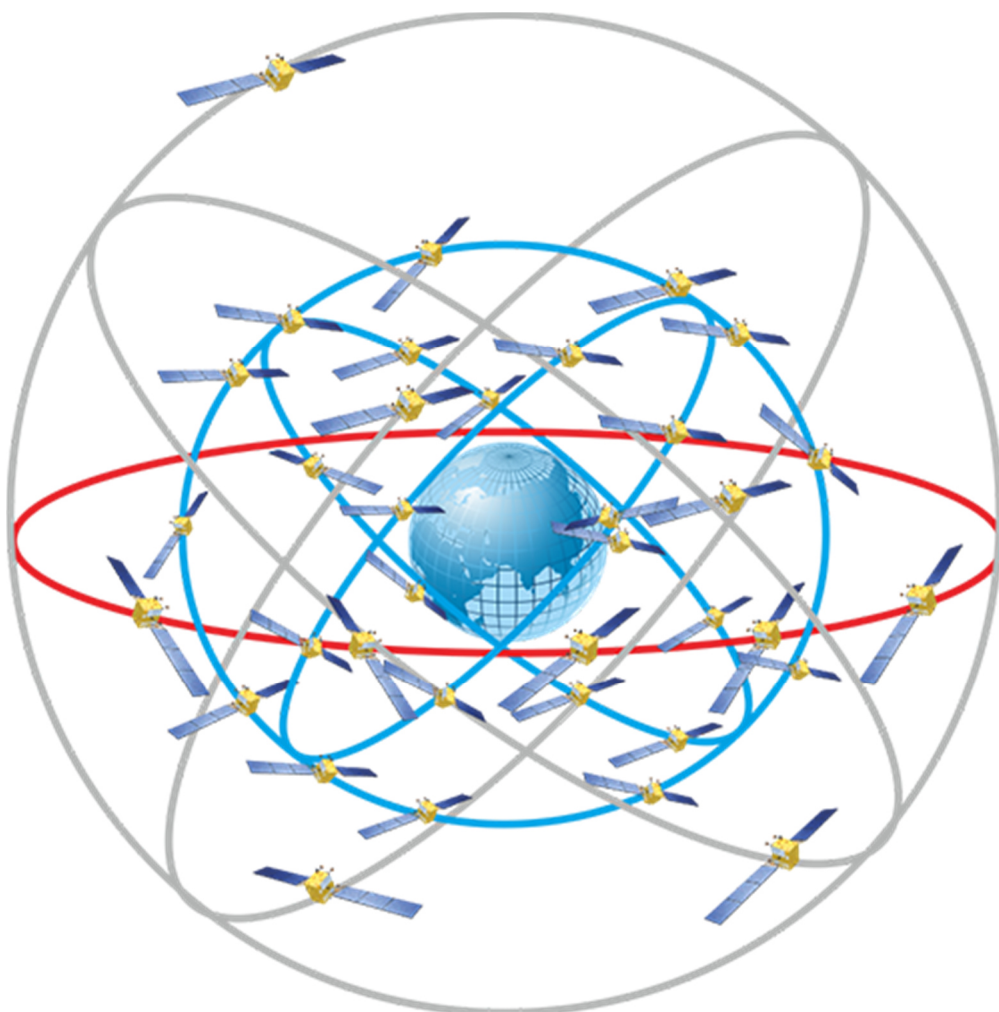


Рисунок 1 – орбитальная группировка системы BeiDou Navigation Satellite System

Приведем параметры эфемерид системы в таблице 1.

Таблица 1 – Параметры эфемерид системы

Параметр	Описание
t_{oe}	Опорная эпоха эфемерид
\sqrt{A}	Корень из большой полуоси орбиты
e	Эксцентриситет орбиты
ω	Аргумент перигея
Δn	Поправка в среднее движение
M_0	Средняя аномалия на опорную эпоху
Ω_0	Долгота восходящего угла орбиты на опорную эпоху
Ω	Скорость прямого восхождения
i_0	Угол наклона орбиты на опорную эпоху
$IDOT$	Скорость изменения наклона орбиты
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

1.2 Использование входных данных и определение номера спутника

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:

- 1) Javad Lexon LGDD,
- 2) SwiftNavigation Piksi Multi,
- 3) 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, доступны в рабочем репозитории (директория logs) в нескольких форматах.

Воспользуемся этими данными и сведем их в таблицу для конкретного варианта. Данные сведены в таблицу 2.

Таблица 2 – Значения эфемерид спутника C11

Параметр	Значение
Satnum	11
toe (сек)	237600000.000
Crs (рад)	-1.4750000000000000e+01
Dn (м/с)	3.08584299606173840e-12
M0 (град)	2.05369950341053498e+00
Cuc (рад)	-8.32602381706237793e-07
e	2.12729186750948429e-03
Cus (рад)	1.11386179924011230e-05
sqrtA (полуциклы)	5.28260794258117676e+03
Cic (рад)	3.35276126861572266e-08
Omega0 (град)	-2.34989438813352569e+00
Cis (рад)	-2.60770320892333984e-08
i0 (град)	9.90627871535710081e-01
Crc (рад)	1.45906250000000000e+02
Omega (град)	-1.91916766236221403e+00
OmegaDot (град)	-6.45062583731548538e-12
iDot (град/сек)	-1.25719522437021839e-13
Tgd (нс)	4.1000000000000000e+04
Toc (нс)	2.3760000000000000e+08
af2 (нс/с ²)	2.16840444796468865e-22
af1 (нс/с)	2.26592078433895949e-11
af0 (нс)	-9.19481515884399414e-01
URA	0
IODC	2827
codeL2	10
L2P	0
WN	0
	789

Проверку корректности этих данных можно осуществить сравних их с данными на сайте (https://www.glonass-iac.ru/BEIDOU/beidou_almanac.php). Приведем скриншот таблицы эфемерид с сайта glonass-iac (рисунок 2).

PRN	H	e	t	δ_i	Ω	A	Ω_0	ω	m	a_{f0}	a_{f1}	week
C01	000	0.00071239	430080	0.00743022	1.38291475e-9	6493.3501	2.98905894	-1.58469541	1.06331646	-0.0007095337	3.63798e-11	789
C02	000	0.00096846	430080	0.02975084	9.25752847e-10	6493.3682	-1.02751434	-1.63411872	-2.20927314	0.0005016327	-2.91038e-11	789
C03	000	0.00091696	430080	0.03526358	1.21147903e-9	6493.5327	-1.29044860	-0.02036682	-3.09766448	-0.0004491806	2.54659e-11	789
C04	000	0.00042629	430080	0.01647232	1.46291808e-9	6493.4438	-1.55592091	-2.85548951	0.86799906	-0.0004148483	-8.00355e-11	789
C05	000	0.00081635	602112	0.02306963	1.54292141e-9	6493.5288	-1.38334432	-1.17875413	-2.77005621	-0.0007972717	-7.63976e-11	789
C06	000	0.01062536	430080	0.00345146	-2.01151236e-9	6492.7988	0.63641665	-2.20170060	-2.74867860	0.0001039505	3.27418e-11	789
C07	000	0.00814486	430080	-0.05126851	-2.18294807e-9	6492.9468	2.63927761	-2.52518816	1.88863220	-0.0003395081	-3.63798e-11	789
C08	000	0.00533342	430080	0.09738381	-1.88579284e-9	6493.1177	-1.48581469	-2.68672953	-0.08744552	-0.0009117126	7.27596e-12	789
C09	000	0.00773954	430080	0.00841293	-1.96579617e-9	6492.9893	0.67875279	-2.38421885	-2.99440952	0.0007238388	-2.54659e-11	789
C10	000	0.00687933	430080	-0.04953679	-2.16008998e-9	6493.2471	2.63247394	-2.55366680	1.54080693	-0.00008392334	7.27596e-12	789
C11	000	0.00211430	417792	0.04812865	-6.75456707e-9	5282.5640	-2.35106374	-1.91359160	1.31983804	-0.0009155273	2.18279e-11	789

Рисунок 2 – Таблицы эфемерид с сайта glonass-iac

Как видно, что данные предоставленные преподавателем действительно сходятся со спутником C11. Но сложность заключается в том что PRN не отражает номера спутника, который используется в различных сторонних средствах. Номер спутника можно определить с помощью таблицы приведенной на Википедии (рисунок 3).

№	Спутник	PRN	Дата (UTC)	Ракета	NSSDC ID	SCN	Орбита	Статус	Система
12	Компас М3	C11	29.04.2012 20:50	CZ-3B/E	2012-018A	38250	CGO, ~21 500 км	действующий	

Рисунок 3 – Таблица спутников BeiDou на Википедии

Из предоставленной таблицы видно, что спутнику с PRN C11 соответствует спутник №12, это обстоятельство стоит учитывать при выполнении следующих пунктов этапа.

1.3 Определение формы орбиты и положения спутника на ней на начало рассматриваемого интервала времени по данным сервиса CelesTrak

Для выполнения этого пункта перейдем на сайт CelesTrak (<https://celestrak.com>). Настроим параметры и выберем необходимый спутник, после чего будет построена Земля и орбита спутника вокруг нее (рисунок 4).

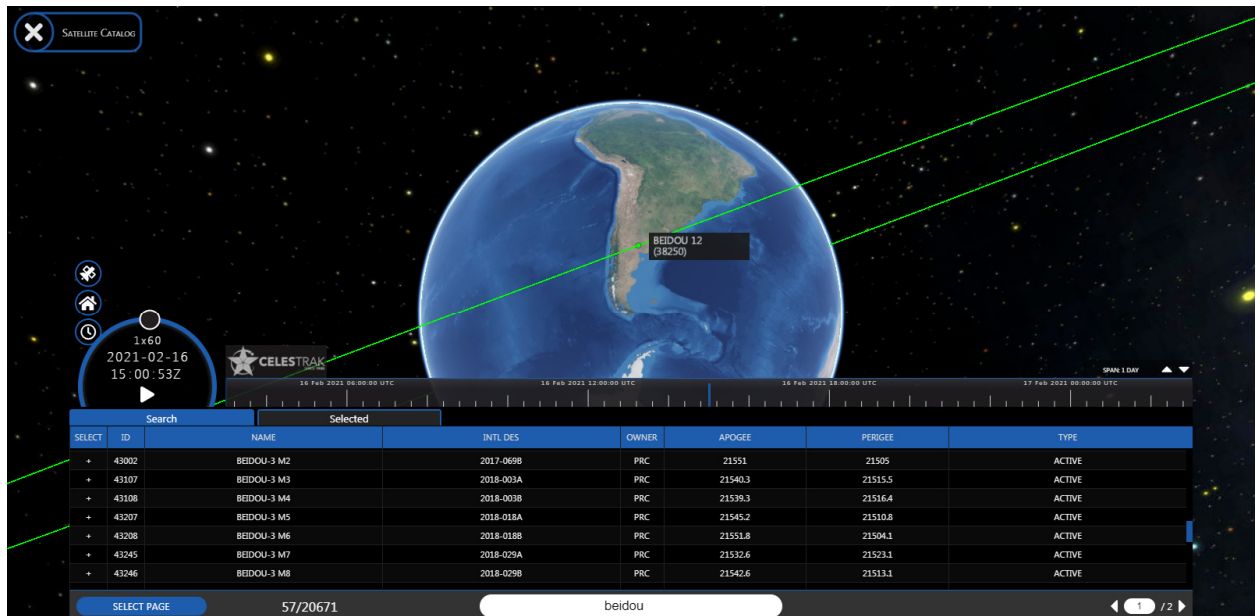


Рисунок 4 – Результат моделирования на CelesTrak

Отметим, что значение Апогея совпадает с номинальным значением орбиты спутника C11, что говорит о верном суждении, что номер спутника №12. Также учтем, что в задании просится построить модель на момент 18:00 по МСК. Это говорит о том, что на сайте нужно время установить 15:00.

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

Нужно построить график угла места от времени и SkyView собственного спутника на заданный интервал времени. Для этого воспользуемся веб-сайтом Trimble GNSS Planning (<https://www.gnssplanning.com>). Во вкладке настроек (Settings) указываем координаты корпуса «Е» МЭИ и время проведения записи (Рисунок 5). Во вкладке библиотеки спутников (Satellite Library) отключаем отображение всех спутников, кроме заданного (Рисунок 6).

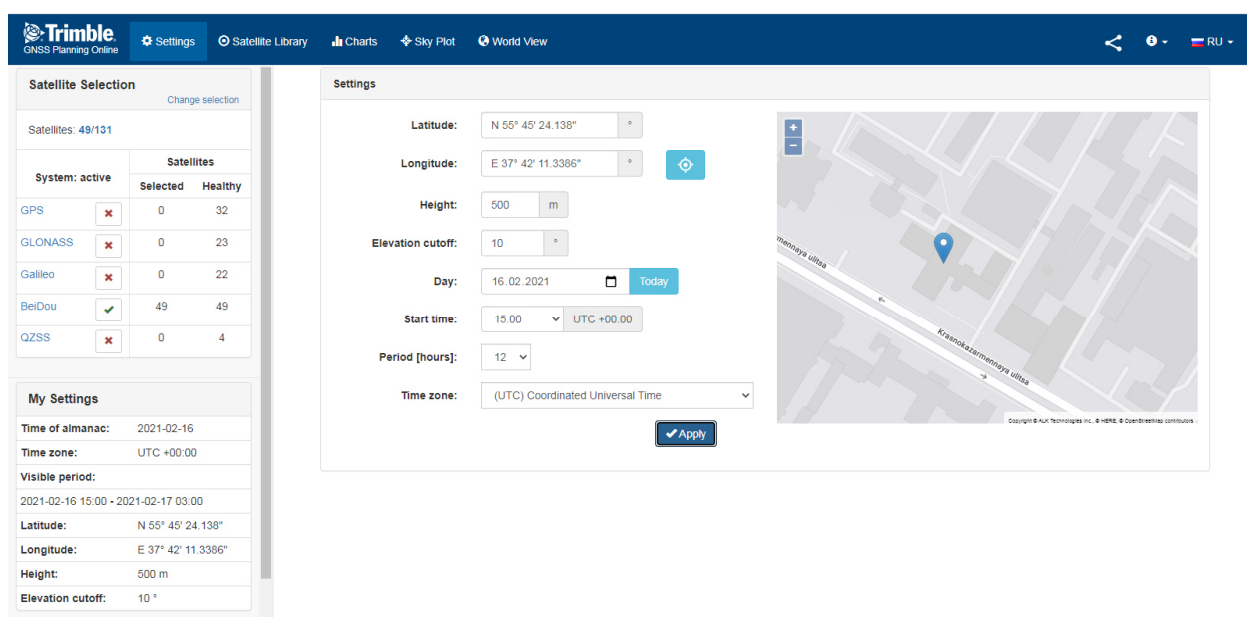


Рисунок 5 – Вкладка настроек (Settings) Trimble GNSS Planning

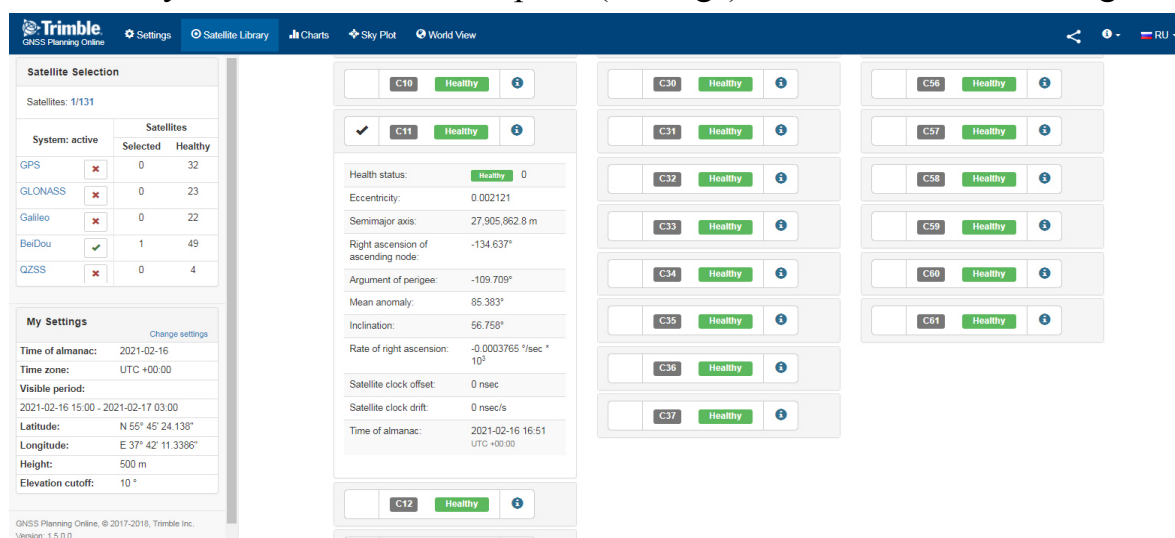


Рисунок 6 – Вкладка библиотека спутников (Satellite Library) Trimble GNSS Planning

Информация о спутнике на рисунке 6 приведена для сравнения с имеющимися данными, стоит отметить, что на выбран спутник по PRN.

Чтобы получить график угла места, нажимаем вкладку графики (Charts). По полученным данным, спутник был виден 1 раз (Рисунок 7). Появление наблюдается с 18:40 до 00:30. Время указано по UTC +00:00.

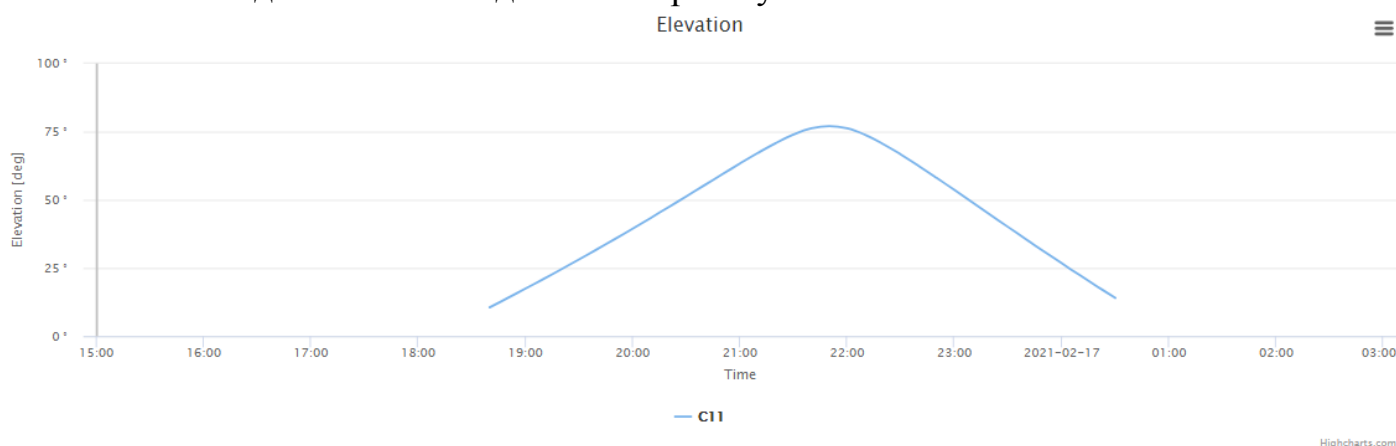


Рисунок 7 – График угла места спутника Beidou C11

Во вкладке «Sky Plot» можно получить карту небосвода (SkyView) (рисунок 8).

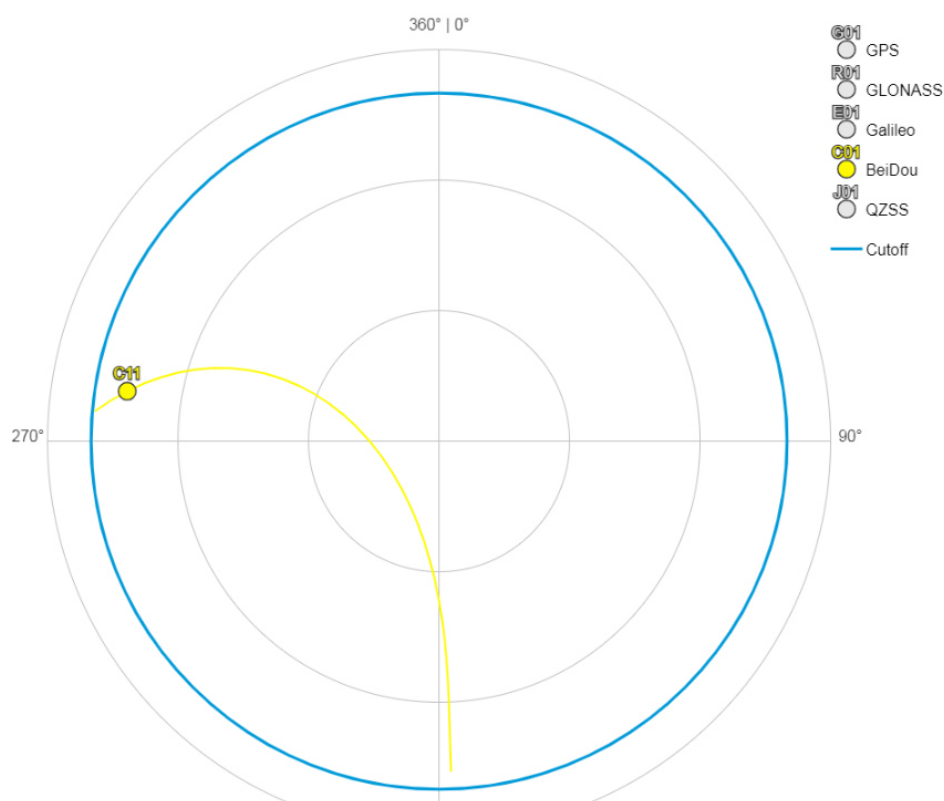


Рисунок 8 – SkyView спутника Beidou C11

Траектория отражает единственное появление спутника в заданном промежутке времени.