

# Физические основы дистанционного зондирования



Федеральное государственное автономное образовательное учреждение высшего образования «Московский физико-технический институт (национальный исследовательский университет)» Физтех-школа аэрокосмических технологий Кафедра систем, устройств и методов геокосмической физики

### ФИЗИЧЕСКИЕ ОСНОВЫ ДИСТАНЦИОННОГО ЗОНДИРОВАНИЯ

Факультетский курс ФАКИ ФАКТ МФТИ в рамках направления подготовки бакалавров (7 и 8 семестры) «Прикладные математика и физика» для базовых предприятий: РКК «Энергия» (управленцы), РКС, «Комета», СУМГФ, ЦНИИХМ, ВНИИФТРИ и др. Преподаватель: лектор – профессор кафедры СУМГФ, д.ф.м.-н. Кондранин Тимофей Владимирович (tvk494@yandex.ru).

#### Структура курса:

VII семестр 2024-2025 учебного года: 2/2/0. Отчетность: простой зачет

VIII семестр 2024-2025: 2/1/0. Отчетность: экзамен.





- The most fruitful areas for growth of the sciences are those between established fields.
- Science has been increasingly the task of specialists, in fields which show a tendency to grow progressively narrower.
- Important work is delayed by the unavailability in one field of results that may have already become classical in the next field.
- It is these boundary regions of science that offer the richest opportunities to the qualified investigator.
- EDUCATION IS AN ADMIRABLE THING, BUT IT IS WELL TO REMEMBER FROM TIME TO TIME THAT NOTHING IS WORTH KNOWING CAN BE TAUGHT.

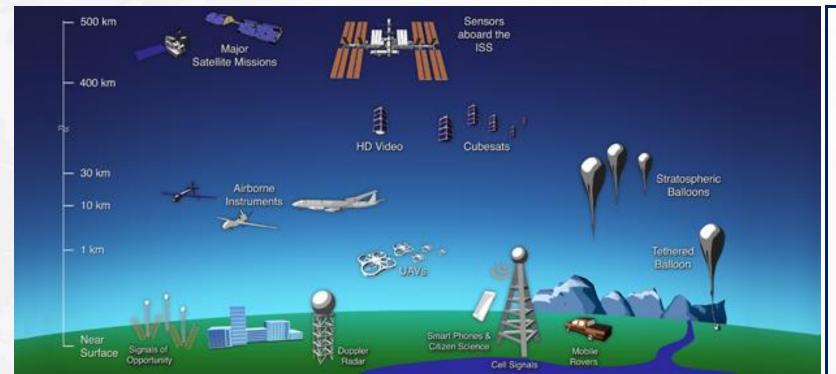
05.09.2024



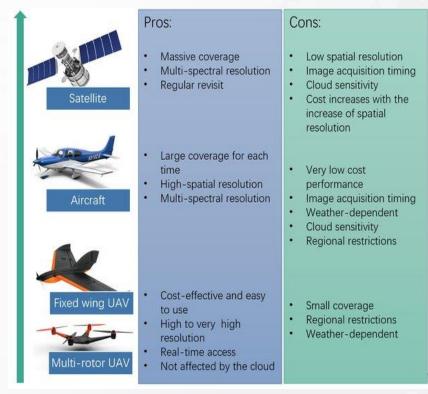
#### Физические основы дистанционного зондирования



Дистанционное зондирование (Remote Sensing)—метод получения информации об объекте или явлении путем анализа данных, собранных без контакта с изучаемым объектом. Технологии Д33 — совокупность методов и средств, определяемых конкретной задачей. Преимущества и недостатки технологий Д33 (гражданский сегмент) см. (Exploring the Pros and Cons: Advantages and Disadvantages of Remote Sensing April 20, 2023).



«Этажерка»: космический, авиационный (в т.ч. БПЛА), аэростатный и наземный сегменты систем ДЗ.





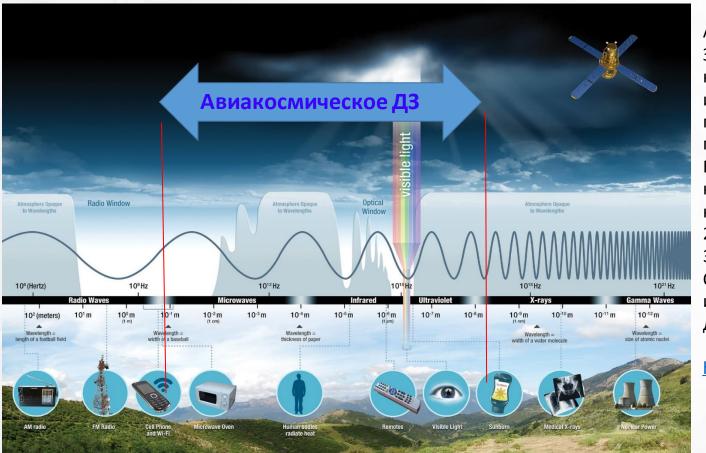
#### Физические основы дистанционного зондирования. Введние I



#### Что такое дистанционное зондирование?

#### What is Remote Sensing?

Дистанционное зондирование - технология получения информации о состоянии объекта путем анализа данных, собранных с помощью специальных приборов, которые физически не соприкасаются с исследуемым объектом. Методы и средства ДЗ предполагают использование «изображений», получаемых специальными устройствами (датчики/сенсоры), в том числе, устанавливаемые на платформах (летательные или космические аппараты) для регистрации отраженного и/или испускаемого электромагнитного излучения.



Авиакосмические системы ДЗ зондируют поверхность или атмосферу Земли, других планет с помощью специальной аппаратуры (датчики) на спутниках и ЛА, которые регистрируют отраженную или излучаемую энергию. Системы ДЗ обеспечивают глобальную перспективу и огромное количество данных о наблюдаемых объектах, позволяют принимать решения на их основе.
В целом проблематика авиакосмического ДЗ включает в себя

в целом проблематика авиакосмического дз включает в сеоя комплекс взаимосвязанных разделов науки и техники, ключевыми которыми являются: 1) Баллистика КА (орбиты КА) и траектории ЛА.

- 2) Получение информации с помощью электромагнитнгого спектра.
- 3) Аппаратура Д3 (датчик/сенсор) на борту платформы. 4) Обеспечение условий «съемки» для получения максимальной информации. 5) Получение, обработка, интерпретация и анализ данных. 6) Поисковые системы данных Д3.

https://www.earthdata.nasa.gov/learn/backgrounders/remote-sensing



#### Физические основы дистанционного зондирования. Введение II



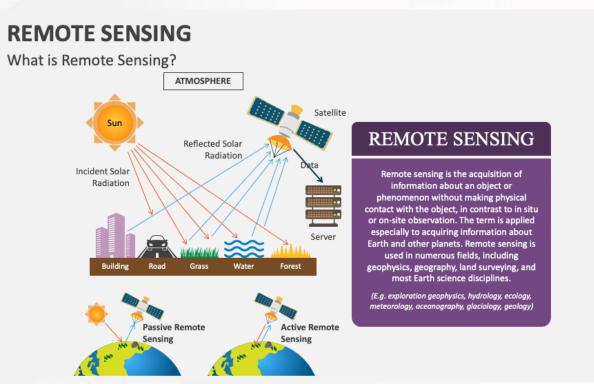
## Важнейшие приложения Д3

**Eyes on the Earth** <a href="https://eyes.jpl.nasa.gov/eyes-on-the-earth.html">https://eyes.jpl.nasa.gov/eyes-on-the-earth.html</a>

**Military Remote Sensing Missions. MRSM** include reconnaissance (including broad area search, combat intelligence, indications and warning of war, and arms control verification); mapping, charting, and geodesy; and meteorology. <a href="https://innoter.com/en/articles/us-military-space-satellites">https://innoter.com/en/articles/us-military-space-satellites</a> What Is Intelligence, Surveillance, and Reconnaissance (ISR)?

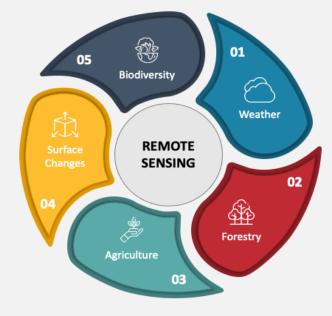
#### **Application of Remote Sensing In Environmental Monitoring-Enhancing Sustainability**

https://www.spatialpost.com/remote-sensing-environmental-monitoring



#### REMOTE SENSING

Fields Where Remote Sensing be used



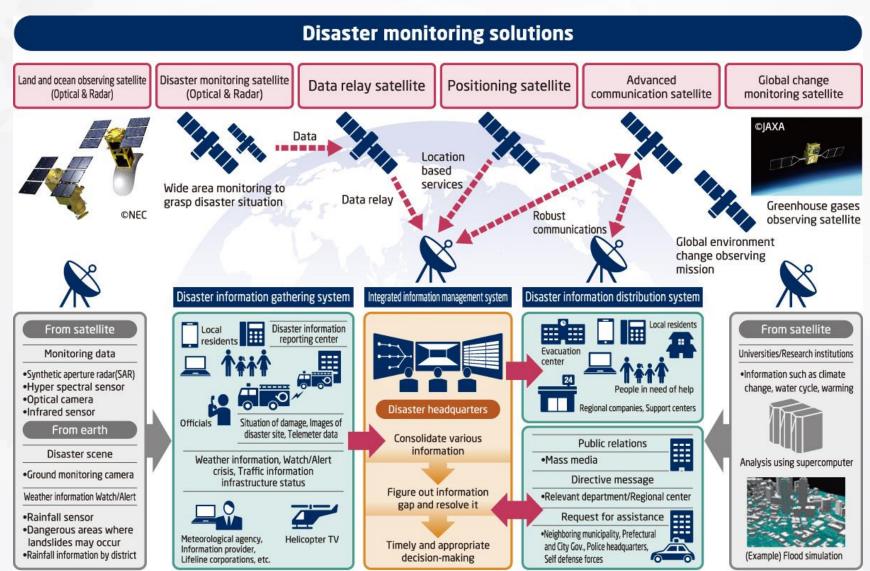


### Физические основы дистанционного зондирования. Введение III



Важнейшие приложения ДЗ

https://www.nec.com/en/global/solutions/space/remote\_sensing/index.html



Real-time sensing

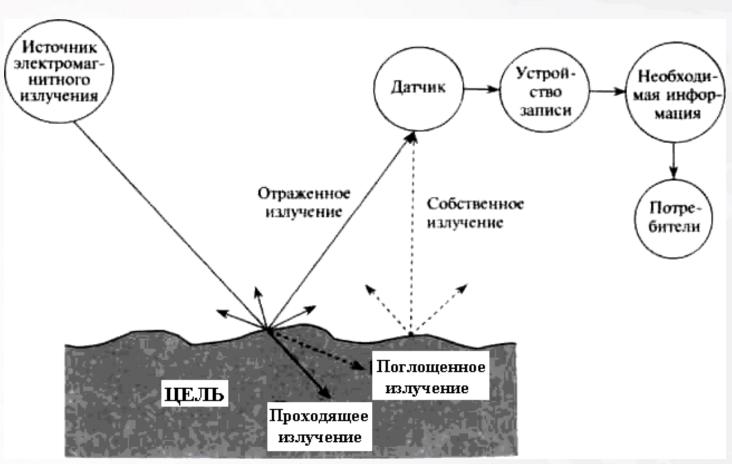


## Физические основы ДЗ. Рабочая программа курса



#### http://www.geo.mipt.ru







### Физические основы ДЗ. Разделы модуля V



Энергетический баланс в системе «Солнце-планета Земля». Простейшие модели парникового эффекта.

1.1. Оценка равновесной поверхностной температуры планеты Земля (без учёта влияния атмосферы) 1.2. Упрощенная модель парникового эффекта

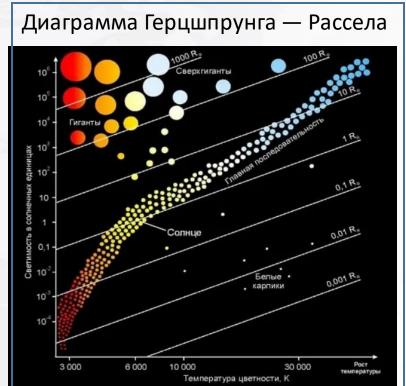
Семинар №1



# Оценка равновесной поверхностной температуры планеты Земля (без учёта влияния атмосферы). Звезда по имени Солнце! (В.Цой)



## Near-real-time solar images at <a href="http://sdo.gsfc.nasa.gov/data/">http://sdo.gsfc.nasa.gov/data/</a>



Протон-протонный цикл - совокупность термоядерных реакций (термоядерная реакция — разновидность ядерной реакции, при которой лёгкие атомные ядра объединяются в более тяжёлые за счёт кинетической энергии их теплового движения), в ходе которых водород превращается в гелий в звёздах массой порядка массы Солнца или меньше, находящихся на главной звёздной последовательности (ГСП); ПП (<a href="http://nuclphys.sinp.msu.ru/astro/astro12.htm">http://nuclphys.sinp.msu.ru/astro/astro12.htm</a>) основная альтернатива СОО-циклу (<a href="http://nuclphys.sinp.msu.ru/enc/e181.htm">http://nuclphys.sinp.msu.ru/enc/e181.htm</a>)

**СNO-цикл** — термоядерная реакция превращения водорода в гелий, в которой углерод, кислород и азот выступают как катализаторы. CNO —цикл- основной процесс термоядерного синтеза в **массивных звёздах ГСП.** 

Диаметр Солнца = 1 390 600 км (109 D Земли). Объем Солнца = 1,41018 км3 (1 303 800 V 3). Масса Солнца = 1,989 1033 г (333 434 М 3). Ср. плотность = 1,4 г/см3 (0,256 р 3). Плотность в центре Солнца 160 г/см3. Ускорение силы тяжести на

поверхности Солнца = 2,7398 104 см/сек2 (27,9g). Расстояние Солнце-Земля — 1 а.е.

На ПП цикл приходится до 98 % выделяемой энергии, излучаемой с «поверхности» (фотосфера), которая уходит в окружающее пространство. Часть энергии попадает на планеты системы, в том числе и на Землю. Именно эта энергия и формирует все макроскопические явления и процессы, протекающие во внешних геофизических оболочках планеты (атмосфера, подстилающая поверхность, океан, моря и т. п.). Наиболее известными являются климат и погода. В последние десятилетия в связи с развитием космических исследований, в особенности, приборной базы, оказалось возможным осуществлять регулярные и высокоточные наблюдения солнечного излучения с использованием специализированных ИСЗ ДЗ, среди которых особое место занимают аппараты NASA серии SORCE (Solar Radiation and Climate Experiment)



# Искусственный спутник Земли серии (Solar Radiation and Climate Experiment).



| Масса спутника    | 290 кг                                      |  |  |
|-------------------|---|--|--|
| Потребляемая      | 348 Вт                                      |  |  |
| мощность          |   |  |  |
| Связь             | Приёмопередатчик<br>S-диапазона             |  |  |
| Inertial pointing | Slew Rate > 1°/sec<br>Knowledge < 60 arcsec |  |  |
| Solar Arrays      | Fixed GaAs                                  |  |  |
| Redundancy        | Nearly fully redundant                      |  |  |
| Orbit             | 645km, 40° inclination                      |  |  |
| Срок службы       | 5 лет (ресурс – 6 лет)                      |  |  |



Орбита КА – круговая Н=645 км

https://eospso.nasa.gov/missions/solar-radiation-and-climate-experiment

SORCE, запущенный 25.01. 2003 года, был рассчитан на 5 лет. После завершения номинальной миссии НАСА расширила миссию, чтобы обеспечить непрерывность данных. Через 8 лет износ батареи SORCE начал сказываться на работе. Через 10 лет миссия изменила концепцию и перешла на работу только в дневное время в феврале 2014 года. SORSE проработалеще 6 лет, что позволило создать и запустить новый прибор и непрерывность данных по Солнцу.

Redundancy existence of more than one means for performing a given function with the intention of increasing reliability



# Бортовая (научная) аппаратура SORCE



|  | <b>2.</b> SIM | SOLSTICE A & B        | 1. TIM                    | 4.XPS                |
|--|---------------|-----------------------|---------------------------|----------------------|
| Spectral Range                         | 310-2400 nm   | 115-310 nm            | TSI (full solar spectrum) | 1-27 nm              |
| Spectral Resolution                    | 1-27 nm       | 1 nm                  | N/A                       | 1-10 nm              |
| Absolute Accuracy (1 σ)                | 2%            | 1.2-6 %               | 350 ppm                   | 12-24 %              |
| (Requirement)                          | 2%            | 0.5-10 %              | 150 ppm                   | 30%                  |
| Precision (1 σ)                        | < 150 ppm     | < 0.5 %               | < 4 ppm                   | < 2%                 |
| Relative Accuracy<br>(Stability) (1 σ) | .03%/yr       | 0.5%/yr               | 10 ppm/yr                 | < 1%/yr              |
| (Requirement)                          | .03%/yr       | 0.5 %                 | 10 ppm/yr                 | 10%/yr               |
| Detector                               | Diodes, ESR   | Photomultiplier tubes | ESR                       | Diodes               |
| Optical Channel                        | spectrometer  | spectrometer          | Radiometer                | Filter<br>Photometer |







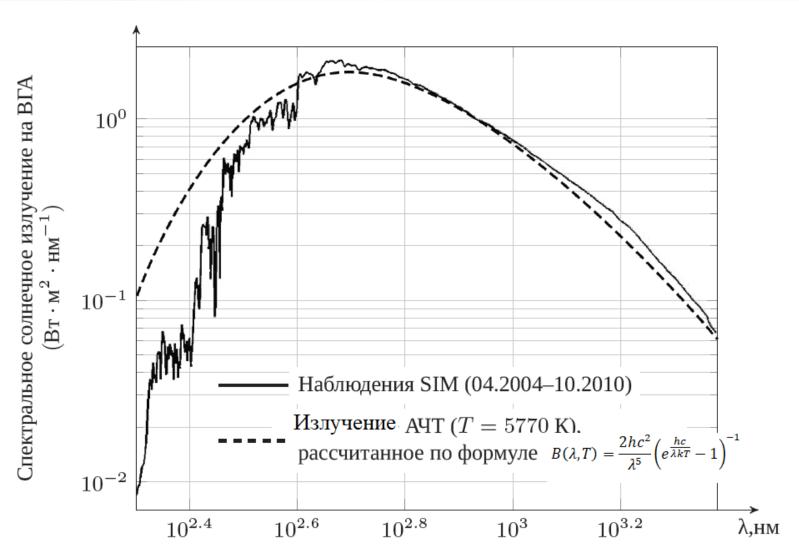


- 1. Монитор полной интенсивности падающего излучения TIM (Total Irradiance Monitor).
- 2. Монитор спектральной интенсивности падающего излучения SIM (Spectral Irradiance Monitor).
- 3. Аппаратура для сравнения интенсивности падающего солнечного и звездного излучений Solstice (Solar Stellar Irradian I Comparison Experiment).
- 4. Фотометр крайней ультрафиолетовой области XPS (Extreme Ultraviolet Photometer System)



# Результаты обработки данных SIM





Сравнение экспериментальной зависимости излучения Солнца с теоретической кривой излучения АЧТ

#### Закон Стефана-Больцмана

$$\pi \int_{0}^{\infty} B(\lambda, T = 5770 \text{ K}) d\lambda = \sigma T^4 (5770 \text{ K})$$

Площади под обеими кривыми практически совпадают!!!

# Оценка равновесной поверхностной температуры планеты Земля (без учёта влияния атмосферы)



Рассмотрим далее следующую задачу (см. рис. П1.2): Солнце — сфера радиусом  $R_{\odot}\cong 7\cdot 10^8$  м представляет собой АЧТ при  $T_{\odot}\cong 5770$  К. Полная энергия, излучаемая этим АЧТ вокруг себя равна

$$L_{\odot} = 4\pi R_{\odot}^2 \sigma T_{\odot}^4 \simeq 3.83 \cdot 10^{26} \text{ Bt.}$$
 (III.1)

Планета Земля находится от Солнца на расстоянии одной астрономической единицы  $a_{\odot\oplus}\cong 1.49\cdot 10^{11}$  м.

На поверхность Земли, как на диск  $R_{\oplus} \simeq 6.4 \cdot 10^6$  м ( $R_{\oplus} \ll R_{\odot} \ll a_{\oplus \odot}$ ) попадает часть энергии  $L_{\odot}$ , равная

$$P = L_{\odot} \Delta \Omega_{\oplus} = L_{\odot} \frac{\pi R_{\oplus}^2}{4\pi a_{\odot\oplus}^2} = \frac{L_{\odot}}{4} \left(\frac{R_{\oplus}}{a_{\odot\oplus}}\right)^2 \approx 1,75 \cdot 10^{17} \text{ Bt.}$$
 (II1.2)

Очевидно, что аналогично можно записать выражение и для спектральной энергии излучения:

$$P(\lambda) d\lambda = L_{\odot}(\lambda) \frac{1}{4} \left(\frac{R_{\oplus}}{a_{\odot \oplus}}\right)^2 d\lambda.$$
 (II1.3)



Рис. П1.2. Упрощённая геометрия системы «Солнце—Земля»



# Упрощённая модель взаимодействия солнечного излучения *P* с планетой Земля



#### Энергетический баланс без учета влияния атмосферы

$$E_{\oplus}^{\downarrow} = E_{\oplus}^{\uparrow}. \tag{\Pi1.4}$$

$$P \cong P \cdot A + Q_R^{\uparrow} + Q_C^{\uparrow}. \tag{\Pi1.5}$$

В правой части:  $P \cdot A$  — отражённое от поверхности излучение;  $Q_R^{\uparrow}$  — энергия, излучаемая в окружающий космос;  $Q_C^{\uparrow}$  — дополнительная энергия, подводимая к поверхности Земли за счёт тепловых источников, находящихся в её недрах.

А – интегральное визуальное альбедо планеты

$$Q_R^{\uparrow} = L_{\oplus}$$

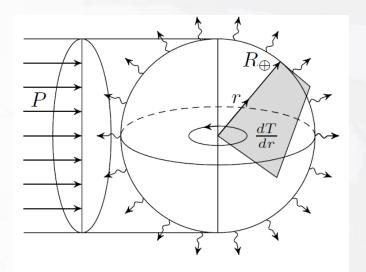


Рис. П1.3. Упрощённая модель взаимодействия солнечного излучения P и планетой Земля

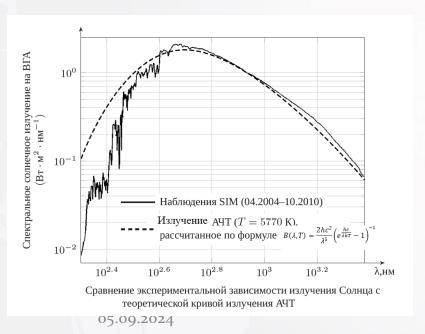


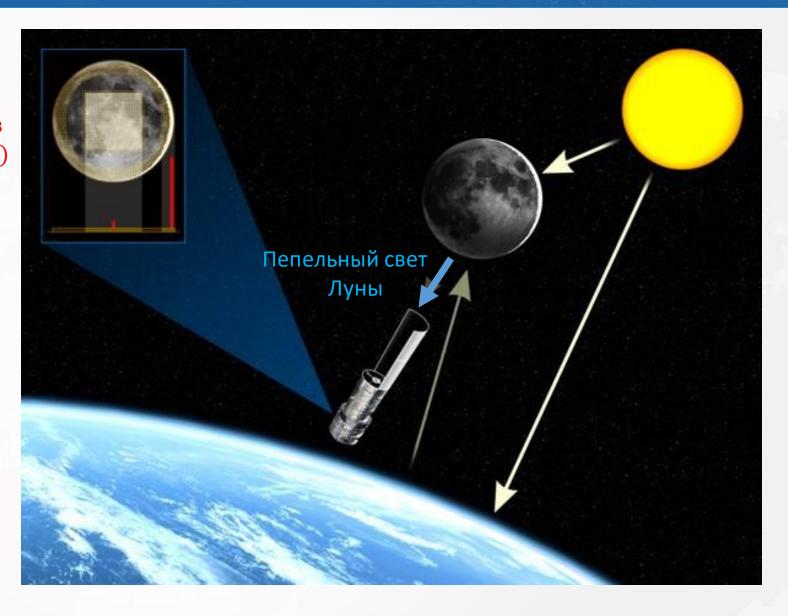
## Схема спутникового измерения «пепельного света луны»



# Определение <u>интегрального визуального</u> <u>сферического альбедо планеты Земля</u> <u>(альбедо Бонда) А</u>

«Пепельный свет» Луны - излучение Солнца в коротковолновой части спектра ( $\lambda \leq 2.5$  мкм) отражённое земной поверхностью и затем переотражённое Луной. По разным источникам значение А лежит в диапазоне 0,25 — 0,45; спутниковые измерения в отсутствие облачности дали значение  $\sim$  0,3.

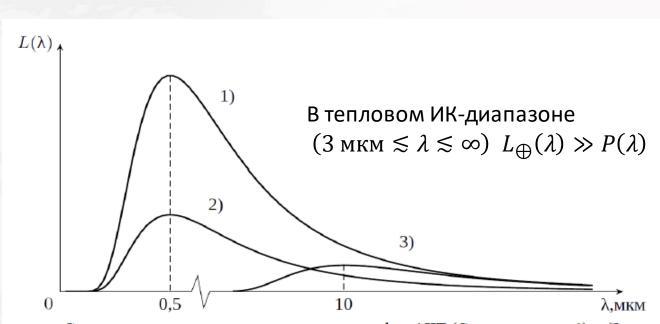






# Сравнение АЧТ. Оптические свойства природных образований **МФТИ**



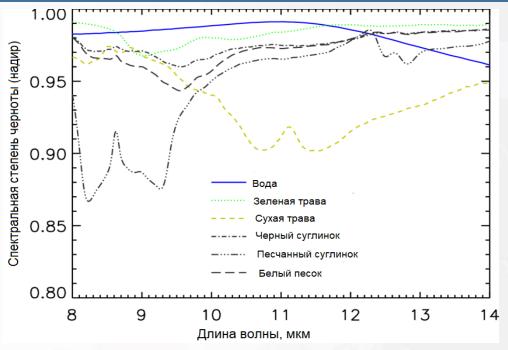


Сравнение спектрального излучения двух сфер АЧТ (Солнце -кривая 1) и (Земля кривая 3) и излучения, падающеего от Солнца на диск Земли (кривая 2)

$$L_{\odot}(\lambda) = 4\pi R_{\odot}^{2} \pi B (\lambda, T_{\odot} \approx 5770 \text{K}) - (1)$$

$$P(\lambda) = L_{\odot}(\lambda) \frac{1}{4} \left(\frac{R_{\oplus}}{a_{\oplus}\odot}\right)^{2} - (2)$$

$$L_{\oplus}(\lambda) = 4\pi R_{\oplus}^{2} \pi B (\lambda, T_{\oplus} \approx 300 \text{K}) - (3) L_{\oplus} = 4\pi R_{\oplus}^{2} \sigma T_{\oplus}^{4}$$



Спектральная зависимость степени черноты некоторых природных образований в ИК-диапазоне спектра.

$$Q_R^{\uparrow} \approx E \bullet L_{\bigoplus} \approx 4\pi R_{\bigoplus}^2 \sigma T_{\bigoplus}^4$$

E - интегральная по спектру степень чернотыповерхности планеты Земля в ИК- диапазоне спектра ( $E \approx 1!!!$ )



# Оценка величины потока поступающего к поверхности изнутри Земли



Оценим теперь величину потока тепла, поступающего к поверхности Земли «изнутри» —  $Q_C^\uparrow$ . Действительно, известно, что температура в недрах Земли намного выше, чем у поверхности. Об этом свидетельствуют также такие явления, как извержения вулканов, геотермальные источники и пр. Более или менее достоверные данные о количественном значении градиента температуры dT/dr (рис. П1.3) дают измерения со сверхглубоких геофизических скважин. Одна из глубочайших в мире скважин (достигнутая глубина — 12262 м) находится в Мурманской области РФ. Для грубой оценки можно принять  $(dT/dr)\approx 0.03$  K/м. Обычно в качестве модели подповерхностной структуры Земли используют минерал типа базальта, коэффициент теплопроводности которого  $\lambda_6\approx 2$  Вт · м $^{-1}$  · K $^{-1}$ .

Тогда

$$Q_C^{\uparrow} \approx 4\pi R_{\oplus}^2 \cdot \lambda_6 \left(\frac{dT}{dr}\right) \approx 3 \cdot 10^{13} \text{ Bt.}$$
 (II1.7)



# Окончательная формула для среднепланетарной температуры / моти



$$P = L_{\odot}\Delta\Omega_{\oplus} = L_{\odot}\frac{\pi R_{\oplus}^{2}}{4\pi a_{\odot\oplus}^{2}} = \frac{L_{\odot}}{4}\left(\frac{R_{\oplus}}{a_{\odot\oplus}}\right)^{2} \approx 1,75 \cdot 10^{17} \text{ Bt.}$$
 (III.2)  $P \cong P \cdot A + Q_{R}^{\uparrow} + Q_{C}^{\uparrow}$ .  $L_{\odot} = 4\pi R_{\odot}^{2}\sigma T_{\odot}^{4} \simeq 3,83 \cdot 10^{26} \text{ Bt.}$  (III.1)

Так как  $Q_C^{\uparrow} \ll P \sim P \cdot A$ , уравнение (П1.5) можно представить в виде:

$$P(1-A) = 4\pi R_{\oplus}^2 \sigma T_{\oplus}^4,$$
 (П1.8) и (П.1.1)

откуда, с учётом (П1.2), получаем формулу для равновесной глобальной температуры поверхности планеты Земля:

$$T_{\oplus} = T_{\odot} \sqrt{\frac{R_{\odot}}{2a_{\odot\oplus}}} (1 - A)^{1/4}. \tag{\Pi1.9}$$

Подставляя в (П1.9) необходимые константы, получим  $T_{\oplus} \approx 257 \, \mathrm{K} \, (-16^{\circ} \, \mathrm{C})$ .



# Геометрия системы «Земля – Солнце»



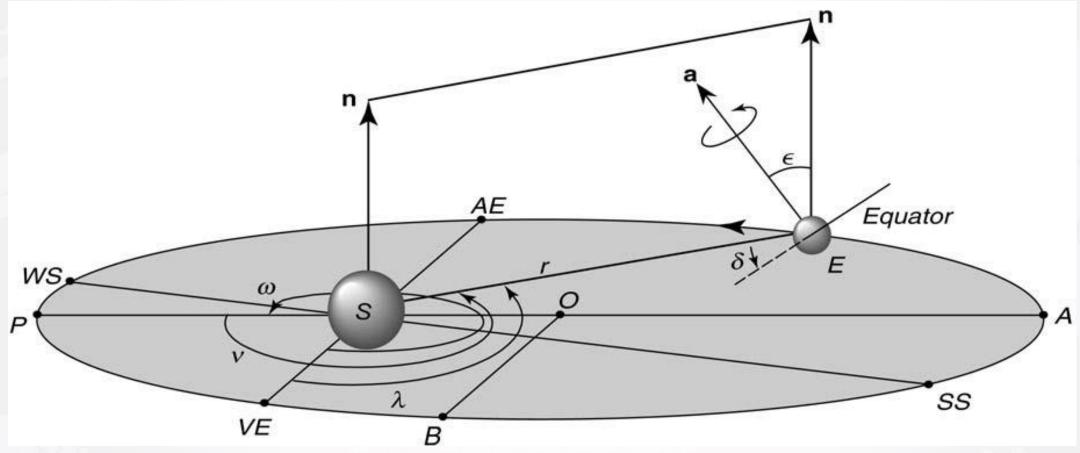


Рис. S положение солнца, E положение земли , ES (a.e.) расстояние между Землей и Солнцем. Точки: P - перигелий, A - афелий, AE - осеннее равноденствие, VE - весеннее равноденствие, WS - зимнее солнцестояние и SS - летнее солнцестояние. Векторы: n — нормаль к плоскости эклиптики; а — направление земной оси, δ - склонение Солнца по отношению к плоскости земного экватора, ∈ - наклонный угол земной оси, ω - долгота перигелия относительно точки весеннего равноденствия, v - истинная аномалия Земли в данное время, λ - истинная долгота Земли, О центр эллипса, ОА (или ФР) бъльшая полуось, ОВ малая полуось,