### АКАДЕМИЯ НАУК СССР

# КОСМИЧЕСКИЕ ИССЛЕДОВАНИЯ

# TOM XXIII

(ОТДЕЛЬНЫЙ ОТТИСК)

## 3

MOCKBA · 1985

КОСМИЧЕСКИЕ ИССЛЕДОВАНИЯ 1 1985 Вь

T. XXIII

Вып. 3

#### УДК 533.951.2

#### К.И.Грингауз, Н.Н.Ижовкина, С.А.Пулинец, Н.М.Шютте

#### О МЕХАНИЗМАХ ИЗЛУЧЕНИЯ И ТРАНСФОРМАЦИИ ВОЛН СВИСТОВОГО ДИАПАЗОНА ЧАСТОТ, НАБЛЮДАВШИХСЯ В ЭКСПЕРИМЕНТЕ С ИНЖЕКЦИЕЙ ЭЛЕКТРОННЫХ ИМПУЛЬСОВ В ИОНОСФЕРУ («АРАКС»)

Рассматриваются механизмы излучения и трансформации волн для свистового ( $\omega < \Omega_e$ ) диапазона частот по данным волновых измерений в управляемом эксперименте «Аракс» с электронными импульсами, искусственно инжектированными в ионосферу. Для анализа. волновых механизмов и наблюдавшихся в эксперименте эффектов сильных взаимодействий волн ( $\omega < \Omega_e$ ) и частиц (электронов) использованы данные по потокам электронов, полученные с помощью широкоугольных детекторов, установленных на ракетах, с борта которых производилась инжекция электронных импульсов, и направленных вверх (нижний порог чувствительности детекторов по энергии электронов составлял  $E \sim$ ~8 кэВ), а также данные по волновому излучению ( $\omega < \Omega_e$ ), полученные с помощью широкополосного приемника, установленного на отделявиемся от ракеты носовом конусе.

В управляемом эксперименте «Аракс» [1] с искусственно инжектированными электронными импульсами в околоземной космической плазме (ионосфера; магнитосфера, L~4) были осуществлены два запуска ракет с электронным инжектором на борту. Комплекс измерительной аппаратуры и программа эксперимента описаны в [1]. На отделявшемся от ракеты носовом конусе был установлен широкополосный приемник (частотный диапазон измерений 0,1÷5 МГц; измерения проводились по электрическому компоненту волн). В этой работе анализируются результаты измерений для свистового диапазона частот  $\omega < \Omega_e$  ( $f < f_{ce} \sim 1,3$  МГц). Волновой сигнал для этого диапазона частот был выделен с помощью широкополосного фильтра ( $\Delta f \sim 300 \ \kappa \Gamma \mu$ ), спектральный анализ сигнала для  $\omega < \Omega_e$  производился рециркуляционным методом [2]. Для более полного рассмотрения механизмов излучения и трансформации волн привлечены данные эффектов сильных взаимодействий волн ( $\omega < \Omega_e$ ) и частиц (электронов) [3-5]. Измерения потоков электронов ( $E \ge 8$  кэВ) проводились с помощью широкоугольных детекторов (поле зрения детектора б≈±45°), установленных на ракетах и направленных вверх [1].

Данные об эффектах сильных взаимодействий волна — частицы [3—5]. Результаты измерений волнового сигнала  $\omega < \Omega_e$ . Для запуска ракеты (15.II 1975 г.) [1], осуществленного во время фазы восстановления суббури, для серий электронных импульсов (начальная энергия электронов  $E_0 \approx 27$  кэВ, сила тока  $I_0 \approx 0.45$  А), инжектированных в нижнюю полусферу (начальный питч-угол электронов  $\theta_0 \ge \pi/2$ ), в паузах между импульсами наблюдались всплески волнового излучения ( $\omega < \Omega_e$ ) и потоков электронов ( $E \ge 8$  кэВ) (рис. 1, где заштрихованные фигуры соответствуют сигналам, измеренным во время импульсов электронного инжектора, незаштрихованные — сигналам в паузах между инжектируемыми электронными импульсами). При иня в первом запус зарегистрировал

На рис. 3 п пазона ω<Ω<sub>e</sub>, п лиза. Видны яр для сигналов, и ного в одной из спектры получе наружены эффе Результаты

женному эффен

нов Е≥8 кэВ, пульсов, можн ДЛЯ СВИСТОВОГО циклотронного зонансное усло  $\omega - \Omega_e = kv, \omega < 0$ ными эксперим волны распрос ное высыпание ции вниз (0<sub>0</sub>>; ласть  $\omega \rightarrow \Omega_e$  (в ного поля), пр [6]. Для излу диапазона част  $(\omega \rightarrow \Omega_e)$  pacnos зотропии по то  $\omega \rightarrow \Omega_e$  возникал ковые колебан вуют в област: обусловливая 1 эффекты сильн циклов работы импульсов вни

466

И Я Вып. 3

неи.

#### И.ВОЛН ІИХСЯ МПУЛЬСОВ

олн для мерений ами, исолновых взаимонные по т. детекась инй порог иял Е~ юлученна от-

инжектироской плазме пуска ракет й аппаратуя от ракеты (частотный ктрическому измерений ювой сигнал кополосного  $<\Omega_e$  произассмотрения ные эффекнов) [3-5]. ощью широановленных

гицы [3—5]. ска ракеты ения суббуэлектронов э полусферу импульсами электронов т сигналам, штрихованми импульсами). При инжекции электронных импульсов вверх ( $\theta_0 < \pi/2$ ) (рис. 2) и в первом запуске ракеты (26.I 1975 г.) такие всплески в паузах не были зарегистрированы (запуск 26.I был осуществлен в спокойный период).

На рис. З представлены типичные спектры волнового сигнала для диапазона  $\omega < \Omega_e$ , полученные методом рециркуляционного спектрального анализа. Видны ярко выраженные максимумы на частоте  $\omega \sim \Omega_e/2$  (рис. 3, a-e) для сигналов, измеренных во время импульсов. Спектр сигнала, измеренного в одной из пауз между импульсами, представлен на рис. 3, *г*. Такие спектры получены для серий электронных импульсов, в которых были обнаружены эффекты сильных взаимодействий волна — частицы [3-5].

Результаты анализа экспериментальных данных. Благодаря обнаруженному эффекту сильных взаимодействий волн ω<Ω<sub>e</sub> и потоков электро-



нов Е>8 кэВ, наблюдавшемуся для нескольких серий электронных импульсов, можно идентифицировать основной механизм излучения волн для свистового диапазона частот для данного эксперимента — механизм циклотронного излучения волн инжектируемым электронным пучком. Резонансное условие для циклотронного механизма записывается в виде  $\omega - \Omega_e = \mathbf{k} \mathbf{v}, \ \omega < \Omega_e$ , откуда следует условие  $\mathbf{k} \downarrow \uparrow \mathbf{v}$ . Это подтверждается данными эксперимента: при инжекции электронных импульсов вверх ( $\theta_p < \pi/2$ ) волны распространяются преимущественно вниз, поэтому стимулированное высыпание и эффекты волна — частицы не наблюдаются. При инжекции вниз ( $\theta_0 > \pi/2$ ) волны распространяются вверх из области  $\omega < \Omega_e$  в область ю→Ω<sub>e</sub> (в связи с уменьшением с высотой напряженности геомагнитного поля), производя при этом нагрев электронного компонента плазмы [6]. Для излучаемого волнового сигнала с измеренными для свистового диапазона частот спектральными характеристиками (рис. 3) эта область (ω→Ω<sub>e</sub>) расположена на высотах h≤2000 км. Благодаря создаваемой анизотропии по температуре Te>Ti за счет нагрева электронов в области  $\omega 
ightarrow \Omega_e$  возникают условия для распада свистов k<sub>0</sub> на свисты k=-k<sub>0</sub> и звуковые колебания k<sub>s</sub>~2k<sub>0</sub> [7]. При этом свисты эффективно взаимодействуют в области ω→Ω<sub>e</sub> с электронами магнитосферного кольцевого тока, обусловливая их стимулированное высыпание. Следует подчеркнуть, что эффекты сильных взаимодействий волна — частицы наблюдались в течение циклов работы электронного инжектора при инжекции серий электронных импульсов вниз в запуске 15.11 1975 г., осуществленном во время фазы

467

восстановления суббури, и не наблюдались при идентичной программе работы электронного инжектора в запуске 26.1 1975 г., проводившемся в спокойный период [3]. Для обоснования плазменных механизмов, предложенных выше для объяснения экспериментальных данных, в работе [4] приведены некоторые расчеты с использованием времени запаздывания всплесков электронных потоков и волнового излучения в паузах между импульсами электронного инжектора и амплитуды всплесков.

Резкий максимум спектров излучения на частоте ω~Ω<sub>e</sub>/2 (рис. 3, *a*-*в*) можно объяснить при рассмотрении резонансных условий для излучения



Рис. 3

Режим: 27 кэВ,  $\Delta f$ =10 кГц;  $\tau$ =0,3 мс. Значение амплитуды 0 (дБ) соответствует 1 мВ; 8-й цикл работы пушки. a – 156,071 с; 3-й импульс,  $\theta$ =4°; 6 – 167,610 с, 2-й импульс,  $\theta$ =168°; e – 162,992 с, 16-й импульс,  $\theta$ =88°; e – 156,100 с, спектр шума в паузе

свистов:  $v_{\parallel} \sim c/N$ , где  $v_{\parallel}$  — скорость излучающих электронов, N — показатель преломления для волн:

$$N^2 = 1 - \omega_{pe}^2 / [\omega (\omega - \Omega_e \cos \alpha)] \sim \omega_{pe}^2 / [\omega (\Omega_e \cos \alpha - \omega)],$$

 $\alpha = \angle (\mathbf{k}, \mathbf{B}), \omega_{pe}$  – плазменная частота в околоракетной области плазменно-пучкового разряда [8] и/или в нейтрализующем заряд ракеты электронном потоке или в невозмущенной ионосфере (поскольку расстояние ракета — носовой конус составляло несколько километров, возможно любое из этих предположений). Из условия  $v_{\parallel} \sim c/N$  получим:

 $\omega_{i,2} \approx \Omega_e \cos \alpha/2 \left[ 1 \pm (1 - 4\omega_{pe}^2 v_{\parallel}^2 / \Omega_e^2 c^2 \cos^2 \alpha)^{\frac{1}{2}} \right].$ 

При  $v_{\parallel} \sim c\Omega_e/2\omega_{pe}$  корни уравнения совпадают  $\omega_1 \sim \omega_2 \sim \Omega_e \cos \alpha/2$ , при этом резонанс на частоте  $\omega = \Omega_e/2$  может иметь место одновременно для черенковского  $\omega = \mathbf{kv} (\mathbf{k}^{\uparrow} \mathbf{v})$  и циклотронного  $\omega - \Omega_e = \mathbf{kv} (\mathbf{k}^{\uparrow} \mathbf{v})$  механизмов [9]. При инжекции импульсов вверх эффекты волна – частицы не обнаружены; квазиэлектростатические волны с поляризацией  $\mathbf{E}_1 \uparrow^{\uparrow} \mathbf{v} (\omega = \mathbf{kv})$ для  $\omega < \Omega_e$  затухают быстрее, чем электромагнитные правополяризованные волны (свисты) ( $\mathbf{E}_1 \perp \mathbf{B}$ ), где **B** – напряженность геомагнитного поля,  $\mathbf{E}_1$  – электрический вектор волны. Носовой конус находился в течение эксперимента выше ракеты. Для циклотронного механизма  $\omega - \Omega_e = \mathbf{kv}$  волны могли регистрироваться на носовом конусе и при инжекции вверх (рис. 3, *a*), так как расстояние между ракетой и носовым конусом инжектированные электроны проходили за время  $\sim 10^{-4} \div 10^{-5}$  с. Возможное время задержки  $\sim 10^{-5} \div 10^{-4}$  с появления волнового сигнала на носовом конусе относительно начала инжекции электронного импульса находится за пределами временного разрешения апцаратуры.

Поскольку носовой конус находился в электронном потоке, нейтрализующем заряд ракеты и натекающем на околоракетную область сверху, или вблизи такого потока, то размытие спектра излучаемых волн в область

468

частот (рис. 3, объясни вая напр на около ракеты пульсом электрон как k††v «размыт

Грубые с вует энер В [10 биений в черенков сматрива цы нельз

Для о зах межд рассеяния КИ ПОЯВЛ области. ласть мо?  $\omega \rightarrow \Omega_e, h \leq$ кремент ]  $\div 10^2 \text{ c}^{-1}$ мало для турбулент быть обна го для об волн. Одн тичным (] CGSE [4] то не иск рядка ния экспериме гидродинан  $\frac{\sqrt{3}}{2} \Big( \frac{E_1^2}{B^2} \Big)$ 

~5.10-5 B волнового рактерные мов всплес механизму колебания распростра

Результ время импу

В работ ω-Ω<sub>e</sub>=kv) пазона част программе раившемся в споизмов, предло-, в работе [4] запаздывалия паузах между

2 (рис. 3, а-в) для излучения

5) соответствует 167,610 с, 2-й имгр шума в паузе

в, N-показа-

•)],

асти плазменкеты электронсстояние ракеэжно любое из

 $Ω_e \cos α/2$ , при овременно для †↓v) механизнастицы не об-E<sub>1</sub>††v (ω=kv) оляризованные ого поля, E<sub>1</sub> цение экспериv волны могли х (рис. 3, а), сектированные емя задержки се относительределами вре-

ке, нейтралиласть сверху, золн в область частот  $\omega > \Omega_e/2$ ,  $\omega < \Omega_e/2$  (рис. 3, *a*, *b*) для  $\theta_0 < \pi/2$  (рис. 3, *a*),  $\theta_0 > \pi/2$ (рис. 3, *b*) относительно спектра для  $\theta_0 ~ \pi/2$  ( $\omega ~ \Omega_e/2$ ) можно попытаться объяснить размытием спектра по частоте за счет доплер-эффекта, учитывая направление инжекции, направление скорости v<sub>4</sub> натекающего сверху на околоракетную область электронного потока, относительное положение ракеты и носового конуса, — при рассеянии излучаемых электронным импульсом волн ( $\omega - \Omega_e = \mathbf{kv}$ ) в нейтрализующем заряд ракеты направленном электронном потоке. Действительно:  $\omega' = \omega + \mathbf{kv}_1 > 0$  для  $\theta_0 < \pi/2$ ,  $\mathbf{kv}_4 > 0$ , так как  $\mathbf{k}^{\dagger} + \mathbf{v}_1$ ; и  $\omega' = \omega + \mathbf{kv}_1 < 0$  для  $\theta_0 > \pi/2$ ,  $\mathbf{kv}_4 < 0$ , так как  $\mathbf{k}^{\dagger} + \mathbf{v}_1$ ; с учетом «размытия» спектра по частоте  $|\omega - \omega'|$  можно оценить v<sub>1</sub>:

 $v_i \sim |\omega' - \omega|/k \sim |\omega' - \omega| c [\omega/(\Omega_e \cos \alpha - \omega)]^{\frac{1}{k}}/\omega_{pe}.$ 

Грубые оценки показывают, что  $v_1$  составляет ~10<sup>9</sup> см с<sup>-1</sup>, что соответствует энергии электронов є ~ несколько сотен эВ.

В [10] рассмотрен другой механизм излучения волн для  $\omega < \Omega_e$  (за счет биений высокочастотных электростатических колебаний, излучаемых при черенковском  $\omega = \mathbf{kv}$  и циклотронном резонансе  $\omega - \Omega_e = \mathbf{kv}$ ). Многие из рассматриваемых в настоящей работе характеристик эффектов волна — частицы нельзя объяснить в рамках механизма [10].

Для объяснения появления всплесков волнового сигнала  $\omega < \Omega_e$  в паузах между импульсами были рассмотрены механизмы параметрического рассеяния волн для заданного частотного диапазона. По временам задержки появления всплесков волнового сигнала можно оценить расстояние до области, в которой происходило обратное рассеяние свистов [4]. Эта область может быть связана [4] с нагревом электронного компонента при  $\omega \rightarrow \Omega_e$ ,  $h \leq 2000$  км, и увеличением неизотермичности плазмы  $(T_e \gg T_i)$ . Инкремент распадной неустойчивости (k $\simeq$ -k<sub>0</sub>, k<sub>s</sub> $\sim$ 2k<sub>0</sub>) составляет  $\gamma \sim 10^{4}$ ;  $\div 10^{2}$  с<sup>-1</sup> [4],  $\gamma > v_{en, ei}$  для  $h \geq 500$  км; время  $\tau \sim 1/\gamma$  из оценок достаточно мало для того, чтобы процессы распада (с возбуждением ионно-звуковой турбулентности на высотах h<2000 км) в паузах между импульсами могли быть обнаружены, поэтому этот механизм был принят в качестве основного для объяснения наблюдавшегося явления параметрического рассеяния. волн. Однако поскольку спектры излучаемых волн близки к монохроматичным (рис. 3, a-e) и для амплитуды волн  $B_1 \sim ck E_1/\omega$  ( $B_1 \sim 8.5 \cdot 10^{-7}$  ед. СССЕ [4]), возможно, выполняется условие  $B_1/B > \omega_{pi}\beta_{Ti}/\omega$ , где  $\beta_{Ti} = v_{Ti}/c$ , то не исключена возможность раскачки турбулентности на частотах порядка нижней гибридной [11] (килогерцовый диапазон частот для условий эксперимента «Аракс»). Из оценок инкремент такого процесса [11] для гидродинамической стадии индуцированного рассеяния составляет  $\gamma_N \sim$ 

$$\sim \frac{\sqrt{3}}{2} \left( \left| \frac{E_1^2}{B^2} \omega_{p_i}^2 \omega \right| \right)^{\frac{1}{2}} \leq 10 \ c^{-1} \ (для \ n \approx 10^4 \ \text{см}^{-3}, B \sim 0.48 \ \Gamma \text{c}, \ \omega \sim 4.10^6 \ \text{c}^{-1}, E_1 \sim 10^6 \ \text{c}^{$$

~5·10<sup>-5</sup> В·см<sup>-1</sup>) и  $\gamma_N < \Delta \omega$ ,  $k_z v_{Ti}$ , где  $\Delta \omega$  — ширина спектра первичного волнового пакета, поэтому инкремент должен быть ниже [11]. Однако характерные времена задержки в эффектах волна — частицы для максимумов всплесков потоков электронов и волн в паузах лучше соответствуют механизму [7] параметрического распада свистов на свисты и звуковые колебания [4] в области нагрева электронного компонента плазмы при распространении свистов по геомагнитной трубке.

Результаты анализа данных по потокам электронов, измеренным во время импульсов инжектора, приведены в [12].

#### 1. Заключение.

В работе рассмотрены основные механизмы излучения (циклотронный,  $\omega - \Omega_e = \mathbf{kv}$ ) и параметрического рассеяния ( $\mathbf{k} = -\mathbf{k}_0$ ,  $\mathbf{k}_s \sim 2\mathbf{k}_0$ ) волн для диапазона частот  $\omega < \Omega_e$ , позволяющие объяснить данные волновых измерений

469

и измерений потоков энергичных электронов во втором запуске ракеты с электронным инжектором на борту в эксперименте «Аракс».

Авторы признательны А. А. Галееву и Р. З. Сагдееву за полезное обсуждение результатов работы.

#### ЛИТЕРАТУРА

- Cambou F., Dokukine V. S., Lavergnat J. et al. General description of the Araks experiments. Ann. de Geophys., 1980, t. 36, № 3, p. 271.
   Золотарев И. Д., Брюханов Ю. А. Автоматические анализаторы спектра рециркуляционного типа. М.: Энергия, 1973.
   Gringauz K. I., Izhovkina N. I., Pulinets S. A. et al. Strong wave-particle effects during downward energetic electron injections into the ionosphere. Ann. de Geophys., 1980, t. 36.
- 1980, t. 36, № 3, р. 371.
  4. Грингауз К. И., Жулин И. А., Ижовкина Н. И. и др. Наблюдение стимулированного высыпания магнитосферных электронов, вызванного искусственной инжекцией электронных импульсов в ионосферу. Космич. исслед., 1981, т. 19, № 1, . 146.
- 5. Gringauz K. I., Shutte N. M., Izhovkina N. I., Pulinets S. A. On the stimulated pre-cipitation of electrons and the mechanism of wave generation in the whistler range in the «Araks» experiment. Active experiments in Space; Symposium at Alphach 24-28 May 1983 (ESA SP-195, July 1983), p. 137.
- Иванов А. А. Физика сильно неравновесной плазмы. М.: Атомиздат, 1977. 320 с.
   Галеев А. А., Сагдеев Р. З. Нелинейная теория плазмы. Вопросы теории плазмы, 1973, т. 3, с. 7.
- 8. Галеев А. А., Мишин Е. В., Сагдеев Р. З. и др. Разряд в околоракетной области при инжекции электронных пучков в ионосферу.- Докл. АН СССР, 1976, т. 231, № 1, с. 71.
- 9. Kimura I. On observations and theories of the VLF-emissions.- Planet. Space Sci., 1967, v. 15, № 9, p. 1427.
  10. Lavergnat J., Le Queau D., Pellat R., Roux A. Nonlinear mechanism for the production of the low frequency electrostatic waves.- Ann. de Geophys., 1980, t. 36, № 3, . 439.
- 1. Trakhtengerts V. Yu. Nonlinear hydromagnetic VLF-wave scattering in the Earth's magnetosphere.— Planet. Space Sci., 1973, v. 21, № 2, p. 359.
   12. Грингауз К. И., Ижовкина Н. И., Смирнова Л. П., Шютте Н. М. Сравнение рас-
- четных и измеренных величин электронных потоков для широкоугольного де-тектора в эксперименте «Аракс».— Космич. исслед., 1982, т. 20, № 6, с. 942.

470

Поступила в редакцию 7.II.1984