04

Эффективность преобразования энергии импульсного сильноточного генератора в энергию плазменного лайнера

© В.И. Орешкин

Институт сильноточной электроники СО РАН, Томск Томский политехнический университет E-mail: oreshkin@ovpe.hcei.tsc.ru

Поступило в Редакцию 10 декабря 2012 г.

Проведен анализ эффективности передачи энергии конденсаторной батареи сильноточного импульсного генератора в кинетическую энергию плазменного лайнера. Анализ проводился с помощью модели, включающей в себя уравнения контура и уравнения движения цилиндрической оболочки. Показано, что высокую эффективность передачи энергии в кинетическую энергию лайнера может обеспечить только низкоиндуктивный генератор. Рассмотрен режим "идеального" лайнера, в котором в финале сжатия оболочки ток в нагрузке близок к нулю. В этом режиме достигается высокая (до 80%) эффективность передачи энергии и повышенная устойчивость при сжатии лайнера.

Магнитное сжатие цилиндрических оболочек (плазменных лайнеров) импульсом тока мощных генераторов позволяет получать плотную высокотемпературную плазму [1,2], которая служит источником теплового излучения. Излучение плазменных лайнеров находит применение в задачах физики высоких плотностей энергии [3–5], в частности оно может быть использовано в схемах реализации инерциального термоядерного синтеза (ИТС). Существует несколько потенциальных схем ИТС, основанных на применении плазменных лайнеров (быстрых Z-пинчей), в частности в последнее время большое внимание уделяется

1 1

схеме, предложенной в [6], называемой "Dynamic Hohlraum" (DH). В этой схеме используется двухкаскадный лайнер, термоядерная мишень располагается на оси внутреннего каскада [6,7]. При высокой скорости столкновения каскадов ($V_f > 4 \cdot 10^7 \, \mathrm{cm/s}$ [8]) кинетическая энергия внешнего каскада в ударной волне преобразуется в тепловую, а затем в энергию мягкого рентгеновского излучения. Высокая оптическая плотность лайнера способствует запиранию излучения во внутренней полости. В результате на поверхность термоядерной мишени падает излучение большой интенсивности, за счет которого происходит сжатие мишени. Работоспособность концепции DH экспериментально исследовалась при мегаамперных уровнях тока на установке АНГАРА-5 [4,9] и генераторе Z [10]. В экспериментах на генераторе Z [10], при амплитуде тока около 20 МА была получена яркостная температура свыше 215 eV. Однако для реализации концепции DH необходимы более высокие яркостные температуры, превышающие 250 eV [8], что может быть осуществлено только на более мощных генераторах тока.

На современном этапе развития импульсной техники остро стоит вопрос создания установок, способных передать в нагрузку за время ~ 100 ns энергию мегаджоульного диапазона. Традиционная технология формирования наносекундных импульсов, с помощью которой созданы установка АНГАРА-5 и генератор Z, предусматривает использование многомодульной системы с промежуточными емкостными накопителями в виде водонаполненных линий. Работоспособность этой технологии доказана при уровне выходной мощности до $\sim 60\,\mathrm{TW}$. Однако при дальнейшем повышении мощности возникают серьезные концептуальные проблемы [11], поэтому актуальной задачей является поиск альтернативных принципов построения мощных импульсных генераторов. Одной из таких концепций является технология построения мощных импульсных генераторов индукционного типа [12], получивших название LTDгенераторы (от английского Linear Transformer Driver). LTD-генераторы представляют собой первичный накопитель энергии, способный без промежуточных накопителей передать в нагрузку импульс электрической энергии. При использовании в LTD-генераторе передающих вакуумных магнитоизолированных линий его эквивалентную электрическую схему можно рассматривать как RLC-контур, в котором активное сопротивление пренебрежимо мало по сравнению с волновым [11,13].

Целью данной работы является анализ эффективности передачи энергии такого генератора в кинетическую энергию лайнера. Отметим, что в принципе при неограниченном сжатии, за счет "радиационного" коллапса [14] в Z-пинч может быть вложена вся энергия, поступившая в узел нагрузки. Однако, во-первых, в реальных Z-пинчах "радиационный" коллапс не наблюдается, а сжатие прекращается при уменьшении радиуса пинча приблизительно в 10 раз. Дальнейшему сжатию препятствует развитие крупномасштабных магнитогидродинамических неустойчивостей, из которых самыми опасными являются рэлей-тейлоровские (РТ) [1,2,15,16]. Во-вторых, в концепции DH сжатие лайнера изначально предполагается конечным, оно ограничено радиусом внутреннего каскада.

Будем считать, что генератор представляет собой LC-контур с нулевым активным сопротивлением. Рассмотрим модель, которая включает в себя уравнения LC-конутра и уравнения движения цилиндрической оболочки, ускоряемой током, протекающим через нее. Уравнения LC-контура имеют следующий вид:

$$\frac{1}{c^2}\frac{d}{dt}(LI) = U, \qquad \frac{dU}{dt} = -\frac{I}{C},\tag{1}$$

где I и U — ток в контуре и напряжение на конденсаторной батарее, c — скорость света в вакууме, C — емкость конденсаторной батареи генератора. Индуктивность контура L складывается из индуктивности генератора $L_{\rm g}$ и индуктивности нагрузки $L_{\rm L}$:

$$L = L_g + L_L, \qquad L_L = 2l \ln \frac{R_{rc}}{R}, \tag{2}$$

где R_{rc} — радиус обратного токопровода, R и l — радиус и длина лайнера. Для определения радиуса используются уравнения движения цилиндрической оболочки [1,2]:

$$\frac{dR}{dt} = V, \qquad m\frac{dV}{dt} = -\frac{I^2}{c^2R},\tag{3}$$

где m и V — погонная масса и скорость оболочки. Начальные условия при решении системы уравнений (1)-(3): I(t=0)=0, $U(t=0)=U_0$, V(t=0)=0, $R(t=0)=R_0$.

Система уравнений (1)-(3) позволяет оптимизировать параметры контура и параметры лайнера. Однако она нелинейна и содержит большое количество параметров $(m, R_0, l, C, L_g, U_0, R_{rc}, a$ — степень сжатия). Для того чтобы снизить число параметров, по которым необходимо проводить оптимизацию, обезразмерим систему (1)-(3), вводя следующие безразмерные величины:

$$\xi = \frac{R}{R_0}, \quad \tau = \frac{t}{t_0}, \quad \mu = \frac{L}{L_0}, \quad \frac{C}{C_0} = 1, \quad J = \frac{I}{I_0}.$$

Между некоторыми масштабами величин можно ввести связь:

$$t_0 = \frac{\pi}{2c} \sqrt{L_0 C_0}, \quad I_0 = \frac{1}{c} \sqrt{\frac{C_0}{L_0}} U_0.$$
 (4)

Вводя также масштаб индуктивности $L_0=2l,$ систему (1)-(3) можно переписать в виде

$$\frac{d^2\xi}{dt^2} = -D\frac{J^2}{\xi}, \quad \frac{d^2(\mu J)}{d\tau^2} = -\frac{\pi^2}{4}J, \quad \mu = B + \ln\frac{A}{\xi}.$$
 (5)

Безразмерные параметры системы уравнений (5) определяются следующим образом: $A=R_{rc}/R_0$ — отношение радиуса обратного токопровода к начальному радиусу лайнера; $B=L_g/L_0=L_g/2l$ — безразмерная индуктивность генератора; $D=\frac{I_0^2t_0^2}{c^2mR_0^2}$ — параметр, связывающий характеристики оболочки и характеристики LC-конутра. Начальные условия при решении системы уравнений (5): $J(\tau=0)=0; \ \frac{dJ}{d\tau}(\tau=0)=1; \ \xi(\tau=0)=1, \ \frac{d\xi}{d\tau}(\tau=0)=0.$

Эффективность передачи энергии конденсаторной батареи в кинетическую энергию лайнера через безразмерные величины выражается следующим образом:

$$\eta = \frac{E_k}{E_0} = \frac{1}{2D} \left(\frac{d\xi}{d\tau} \right)_f^2, \tag{6}$$

где E_0 — энергия, запасенная в конденсаторной батарее, E_k — кинетическая энергия лайнера в финале сжатия; $(d\xi/d\tau)_f$ — безразмерная скорость лайнера в финале сжатия.

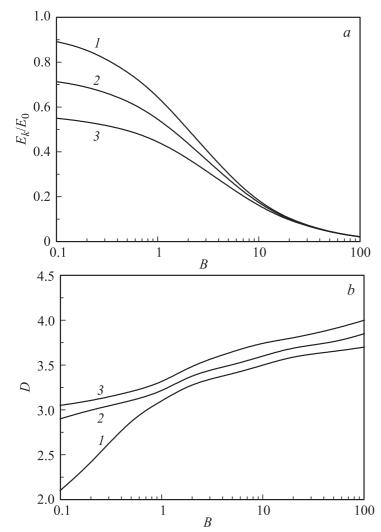


Рис. 1. Зависимость от параметра B (безразмерная индуктивность генератора): a — эффективности передачи энергии; b — "оптимальных" значений параметра D. Кривые: I — A = 1.1, 2 — A = 2, 3 — A = 5.

Рассмотрим численное решение системы уравнений (5) при фиксированной степени сжатия плазменной оболочки a=10. На рис. 1,a представлена зависимость эффективности передачи энергии η от параметра B при различных значениях параметра A. При построении этой зависимости значение параметра D выбиралось таким образом, чтобы величина η была максимальна. "Оптимальные" значения параметра D, которые фигурировали при построении зависимостей, показанных на рис. 1,a, представлены на рис. 1,b.

Рис. 1 показывает, что большая эффективность передачи энергии в кинетическую энергию лайнера может быть достигнута только при использовании низкоиндуктивного генератора. Во всех современных экспериментах по сжатию плазменных лайнеров [1-4,9,10,15] эффективность передачи энергии не превышает 20-25%, при этом сжатие происходит вблизи максимума тока, при значении параметра $D \approx 4$. Используя результаты расчетов, оценим параметры мультимегаамперного генератора, достаточно мощного для реализации ИТС в DH-схеме, эффективность которого была бы около 30% ($A \approx 2, B \approx 3-4, D \approx 4$). При длине лайнера 3 ст индуктивность генератора должна составлять приблизительно 20 nH. Для обеспечения фронта тока 100 ns емкость конденсаторной батареи должна быть 200 nF, волновое сопротивление генератора 0.3 Ω . Для того чтобы запасти 40 MJ энергии в такой батарее, ее нужно заряжать до напряжения 20 MV, что обеспечит ток через нагрузку около 50 МА. При начальном радиусе лайнера 2 ст его масса должна составлять 22.5 mg/cm, при этом скорость в финале сжатия достигнет $\sim 6 \cdot 10^7$ cm/s.

Как видно из рис. 1, эффективность передачи энергии стремится к 1 при $A \to 1$ и $B \to 0$. Максимальная эффективность достигается при $D \approx 1$, в этом случае в финале сжатия ток близок к нулю, фронт нарастания тока также стремится к нулю, а амплитуда тока — к бесконечности. Естественно, что это неосуществимо на реальных генераторах. Однако можно попытаться приблизить реальную ситуацию к идеальной, что, как показывает рис. 1, можно осуществить при значениях параметра B < 0.5. Будем называть подобные режимы сжатия оболочки режимом "идеального" лайнера.

Рассмотрим решения при $A=1.1,\ B=0.33.$ В этом случае максимальная эффективность $\eta\approx 0.81$ достигается при $D\approx 2.5.$ Это решение представлено на рис. 2. Так как в этом решении параметр B мал, то на реальных генераторах подобные режимы сжатия могут быть получены

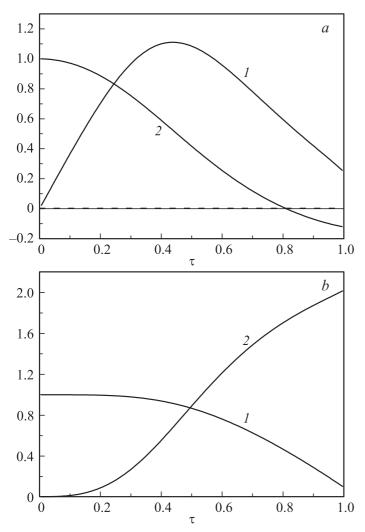


Рис. 2. Зависимость от безразмерного времени: a — безразмерной амплитуды тока (кривая I) и безразмерного напряжения на конденсаторной батарее (кривая 2); b — безразмерного радиуса (кривая I) и безразмерной скорости (кривая 2) лайнера.

только на длинных лайнерах. Используя результаты расчетов, оценим параметры мультимегаамперного генератора для этого режима. При длине лайнера 15 cm и B=0.33 индуктивность генератора должна составлять приблизительно 10 nH. Если сжатие происходит за 200 ns, то, так как время сжатия лайнера $t_f\approx t_0$ (рис. 2), емкость конденсаторной батареи должна составлять 540 nF, волновое сопротивление $0.14\,\Omega$. Для того чтобы энергия в конденсаторной батарее равнялась $40\,\mathrm{MJ}$, ее необходимо заряжать до напряжения $12\,\mathrm{MV}$, что обеспечит ток через нагрузку около $60\,\mathrm{MA}$. При начальном радиусе лайнера 5 cm его масса должна составлять $20\,\mathrm{mg/cm}$, скорость в финале сжатия приблизительно $5\cdot 10^7\,\mathrm{cm/s}$.

Кроме высокой эффективности рассмотренный режим сжатия обладает еще одним преимуществом — повышенной устойчивостью сжатия. Это можно показать в рамках нашей модели. Как уже отмечалось, при имплозии плазменных лайнеров наибольшую опасность представляют РТ-неустойчивости, возникающие из-за сжатия лайнера магнитным полем протекающего по нему тока. Мгновенный инкремент РТ-неустойчивостей определяется следующим выражением [1,16]:

$$\gamma = \sqrt{|g|k},\tag{7}$$

где $|g|=I^2/(c^2mR)$ — ускорение лайнера; $k=2\pi/\lambda$ — волновое число неустойчивой моды с длиной волны λ . При этом амплитуда неустойчивости равна

$$A = A_0 \exp \Gamma = A_0 \exp \left(\int_0^{t_f} \sqrt{|g|k} \, dt \right), \tag{8}$$

где Γ — итегральный инкремент нарастания (безразмерная величина). Выражение (8) справедливо лишь в линейной стадии роста неустойчивости, т. е. при Γ < 1. Однако и в нелинейной стадии величина Γ может служить мерой устойчивости сжатия.

Для моды, длина волны которой λ равна начальному радиусу лайнера R_0 , т.е. $\lambda=R_0$, выраженная через безразмерные переменные величина Γ имеет вид

$$\Gamma = \int_{0}^{\tau_f} \sqrt{\frac{2\pi DJ^2}{\xi}} \, d\tau. \tag{9}$$

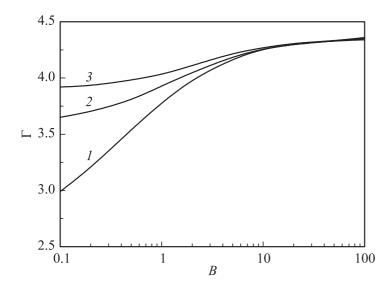


Рис. 3. Зависимость интегрального инкремента нарастания РТ-неустойчивостей от параметра B при различных значениях параметра A. Кривые: I-A=1.1, 2-A=2, 3-A=5.

На рис. 3 показаны зависимости интегрального инкремента Γ от параметра B при различных значениях параметра A и "оптимальных" значениях параметра D. Как видно из этого рисунка, в режимах имплозии, близких к "идеальному" лайнеру, инкременты нарастания РТ-неустойчивостей минимальны.

Большая длина оболочки, необходимая для реализации режима "идеального" лайнера, также имеет свои преимущества. В этом случае в приосевую полость могут быть помещены не одна, а несколько термоядерных мишеней, что приведет к увеличению выхода нейтронов в одном импульсе [17].

Таким образом, в работе проведен численный анализ эффективности передачи энергии, запасенной в конденсаторной батарее, в кинетическую энергию плазменного лайнера. Рассмотрен режим "идеального" лайнера, в котором в финале сжатия оболочки ток через лайнер близок к нулю и который может быть реализован при использовании оболочек

большой длины (более $10\,\mathrm{cm}$). Этот режим обладает следующими преимуществами: во-первых, высокая эффективность передачи энергии (до 80%); во-вторых, повышенная устойчивость сжатия; в-третьих, в DH-схеме инерциального термоядерного синтеза на оси лайнера большой длины могут быть помещены не одна, а несколько термоядерных мишеней.

Исследование выполнено при поддержке Министерства образования и науки Российской Федерации, соглашение № 8878.

Автор считает своим приятным долгом выразить признательность A.A. Киму за полезные советы и дискуссии.

Список литературы

- Ryutov D.D., Derzon M.S., Matzen M.K. // Rev. Modern Phys. 2000. V. 72.
 N 1. P. 167–223.
- [2] Haines M.G. // Plasma Phys. Control. Fus. 2011. V. 53. P. 093 001.
- [3] *Jones B., Deeney C., Coverdale C.A.* et al. // J. Quant. Spectrosc. Radiative Transfer. 2006. V. 99. P. 341–348.
- [4] Грабовский Е.В., Воробьев О.Ю., Дябилин К.С. и др. // ЖЭТФ. 1996. Т. 109.
 В. З. С. 827–838.
- [5] Chuvatin A.S., Rudakov L.I., Velikovich A.L. et al. // IEEE Transactions on Plasma Science. 2005. V. 33. N 2. P. 739–751.
- [6] Захаров С.В., Смирнов В.П., Гасилов В.А. и др. // Препринт ИОА. 4587/6. М., 1988.
- [7] Matzen M.K. // Phys. Plasmas. 1997. V. 4. N 5. P. 1519–1527.
- [8] Смирнов В.П., Захаров С.В., Грабовский Е.В. // Письма ЖЭТФ. 2005. Т. 81.В. 9. С. 556–562.
- [9] Smirnov V.P. // Plasma Phys. Controlled Fusion. 1991. V. 33. N 13. P. 1697– 1714.
- [10] Sandford T.W.L., Lemke R.W., Mock R.C. et al. // Phys. Plasmas. 2002. V. 9. N 8. P. 3573–3594.
- [11] Stygar W.A., Cuneo M.E., Heady D.I. et al. // Phys. Rev. ST Accel. Beams. 2007.
 V. 10. P. 030 401.
- [12] *Kim A.A., Mazarakis M.G., Sinebryukhov V.A.* et al. // Phys. Rev. ST Accel. Beams. 2009. V. 12. P. 050402.
- [13] *Oreshkin V.I., Kim A.A. Glazov L.G.* // Abst. 17th Int. Symp. High Current Electr. 2012. Tomsk. Russia. P. 237–238.

- [14] Орешкин В.И. // Изв. вузов. Физика. 1997. Т. 38. В. 12. С. 76–84.
- [15] *Бакшт Р.Б., Дацко И.М., Ким А.А.* и др. // Физика плазмы. 1995. Т. 21. В. 11. С. 959–965.
- [16] Будько А.Б., Великович А.Л., Либерман М.А., Фелбер Ф.С. // ЖЭТФ. 1989. Т. 96. В. 1. С. 496.
- [17] Shmatov M.L. // JBIS. 2004. V. 57. P. 362–378.