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

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 ($V_f > 4 \cdot 10^7 \, {\rm cm/s} \, [8]$) 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 $\sim 100\,\mathrm{ns}$ 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 ~ 60 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:

$$\frac{1}{c^2}\frac{d}{dt}(LI) = U, \qquad \frac{dU}{dt} = -\frac{I}{C},$$
(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_g и индуктивности нагрузки L_L :

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

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; $D = \frac{I_0^2 t_0^2}{c^2 m R_0^2}$ — параметр, связывающий характеристики оболочки и характеристики *LC*-конутра. Начальные условия при решении системы уравнений (5): $J(\tau = 0) = 0; \frac{dI}{d\tau}(\tau = 0) = 1;$ $\xi(\tau = 0) = 1, \frac{d\xi}{d\tau}(\tau = 0) = 0.$

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; <math>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, aпредставлена 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 $A \rightarrow 1$ и $B \rightarrow 0$. 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 "идеальног" 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: *а* — безразмерной амплитуды тока (кривая *1*) и безразмерного напряжения на конденсаторной батарее (кривая *2*); *b* — безразмерного радиуса (кривая *1*) и безразмерной скорости (кривая *2*) лайнера.

только на длинных лайнерах. Используя результаты расчетов, оценим параметры мультимегаамперного генератора для этого режима. При длине лайнера 15 ст и B = 0.33 индуктивность генератора должна составлять приблизительно 10 пН. Если сжатие происходит за 200 пs, то, так как время сжатия лайнера $t_f \approx t_0$ (рис. 2), емкость конденсаторной батареи должна составлять 540 пF, волновое сопротивление 0.14 Ω . Для того чтобы энергия в конденсаторной батарее равнялась 40 MJ, ее необходимо заряжать до напряжения 12 MV, что обеспечит ток через нагрузку около 60 MA. При начальном радиусе лайнера 5 ст его масса должна составлять 20 mg/cm, скорость в финале сжатия приблизительно $5 \cdot 10^7$ 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 $|g| = I^2/(c^2 mR)$ — 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 $\Gamma < 1$. 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

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



Рис. 3. Зависимость интегрального инкремента нарастания РТ-неустойчивостей от параметра *B* при различных значениях параметра *A*. Кривые: 1 - 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 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 А.А. 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. 030401.
- [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.